Теория упругости

ИЗДАНИЕ ТРЕТЬЕ, ДОПОЛНЕННОЕ

Допущено Министерством высшего и среднего специального образования СССР в качестве учебника для студентов механико-математических факультетов университетов



Рецензент: Л. И. Седов — академик АН СССР

Юсиф Аменович Амензаде

ТЕОРИЯ УПРУГОСТИ

Редактор К. 11. Аношина. Художник В. З. Казакевич. Художественный редактор Н. К. Гуторов. Технический редактор З. А. Муслимова. Корректор М. И. Козлова

Сдано в набор 17/1Х-75 г. Подп. к печати 11/11-76 г. Формат 60×901/ц Бум. тип. № 2. Объем 17 веч. л. (Усл. п. л. 17) Уч.-изд. л. 17.44 H3a, № OT-238 Тираж 26 000 экз. Цена 82 коп.

План выпуска литературы издательства «Высшая школа» (вузы и техникумы) на 1976 г. Позиция № 94 **Москва, К-51, Неглинкая ул., д. 29/14,** издательство «Высшая школа»

Московская типография № 8 Союзполиграфпрома при Государственном комитете Совета Министров СССР по делам издательств, полиграфии и книжной торговли, Хохловский пер., 7. Зак. 4020.

Амензаде Ю. А.

Теория упругости. Учебник для университетов. Изд. 3-е, доп. М., «Высшая школа», 1976. A38

272 с. с нл.

Содержание учебника соответствует утвержденной программе.

В начале книги сообщены необходимые сведения из тензорного анализа; изложение основ теории упругости дано на современном научном уровне и в современной форме.

Далее рассматриваются плоские задачи теории упругости при помощи метода функций комплексного переменного и метода интегральных преобразований, теория кручения и магиба призматических тел, контактиая задача

Герца, некоторые осесныметрические задачи.

Изложена также теория распространения упругих воли в неограниченной среде и ловерхностных воли Рэлея и Лява.

Приведены элементы теории изгиба тонких пластин. Учебник отличается ясностью, оригинальностью, современным уровнем изложения и проиллюстрирован многочисленными примерами.

 $\frac{20304 - 145}{(001)01 - 76} \quad 94 - 76$ 538 - 12

ОТ РЕЦЕНЗЕНТА ПЕРВОГО И ВТОРОГО ИЗДАНИЙ

За последние годы в отечественной и мировой литературе появился ряд монографий по теории упругости, либо содержащих изложение общей теории с той или иной точки эрения, либо посвящен-

ных разантию определенных направлений.

В то же время лектор, читающий курс теорин упругости по программе университета, испытывает серьезные затрудиения при рекомендации студентам учебной литературы. Фактически приходится давать довольно общирный список, состоящий из книг, написанных в разное время и на разном уровне. Учебник по теории упругости, соответствующий программе современного университетского курса, практически отсутствует.

Книга Ю. А. Амензаде написана с целью восполнить этот пробел. В ней издагается на современном уровне весь материал, который входит в существующую программу, а также приведены некоторые дополнительные сведения, которые могут быть рассмотрены, например, на семинарах по теории упругости, ведущихся по тради-

ции в университетах.

Естественно, что выбор дополнительного материала определялся личными научными нитересами автора. В книге наиболее детально излагаются методы функции комплексного переменного в применении к плоским задачам теории упругости, задачам изгиба и крученкя.

Ю. Н. Работнов — академик АН СССР

ПРЕДИСЛОВИЕ К ПЕРВОМУ И ВТОРОМУ ИЗДАНИЯМ

Настоящий учебник содержит все основные вопросы курса теории упругости, предусмотренные программой, утвержденной Министерством высшего и среднего специального образовання СССР для механических отделений университетов. Он может быть рекомендован также студеитам высших технических учебных заведений, аспирантам и научным работникам.

В предлагаемом курсе основное место отведено математической постановке задач, анализу дифференциальных уравнений равновесия и движення и их решению, общим и частным методам их интегрирования. Некоторые конкретные задачи, имеющие принципнальное значеиие, проиллюстрированы числовыми примерами.

В целях облегчения усвоения материала в книге изложены элементы тензорного исчисления, теория интеграла типа Коши, теорема Гарнака, краевая задача Римана и некоторые сведения об интегральном преобразовании Фурье.

Содержание кинги составляет курс лекций, в течение нескольких лет читаемый автором на механико-математическом факультете Азербайджанского государственно-

го университета имени С. М. Кирова.

Рукопись первого издания была прочитана академиком Ю. Н. Работновым, академиком АН УССР Г. Н. Савиным, профессорами Д. И. Шерманом, Л. М. Качано-Научным редактором книгн был профессор И. И. Ворович. Автор считает своим приятным долгом выразить им глубокую признательность за ценные замечания. Отдельные разделы книги были просмотрены профессорами А. Ш. Габиб-заде н В. Д. Клюшниковым, старшим научным сотрудником Л. М. Флитманом и к. ф.м. наук Р. Ю. Амензаде. Их замечания были очень полезными, за что автор им весьма благодарен.

Во втором издании книги исправлены отдельные неточности, более подробио изложены некоторые выводы и

добавлены примеры.

ВВЕДЕНИЕ

Теория упругости изучает механику деформируемых сред, которые, после удаления сил, вызывающих деформацию, полностью восстанавливают свою первоначальную форму и возвращают всю работу, затраченную на деформацию.

Первые попытки создания теории упругости на основе понятия сплошной среды, позволяющие игнорировать ее молекулярное строение и описать макроскопические явления с помощью методов математического анализа, относятся к первой половине восемнадцатого столетия.

Фундаментальный вклад в классическую теорию внесли Гук, Навье, Коши, Ляме, Грин, Клапейрон. Гуком в 1678 г. установлен закон, линейно связывающий напряжения и деформации.

После установления Навье в 1821 г. основных уравнений и создания Коши теории напряжений и деформаций важнейшее значение для развития теории упругости имели исследования Сен-Венана. В его классических работах по теории кручения и изгиба на основе общих уравнений теорни упругости дано решение задач кручения и изгиба призматических брусьев. В этих исследованиях Сен-Венан создал полуобратный метод решения задач теории упругости, сформулировал знаменитый «принцип Сен-Венана», дающий возможность получить решение задач теории упругости. С тех пор было затрачено много усилий на развитие теории упругости и ее приложений, доказан ряд общих теорем, предложены общие методы интегрирования дифференциальных уравнений равновесия и движения, решено много частных задач, представляющих принципиальный интерес. Развитие новых областей техники требует более глубокого и широкого изучения теорин упругости. Большие скорости вызывают необходимость постановки и решения сложных внбрацнонных проблем. Легкие металлические конструкции привлекают серьезное виимаине к вопросу упругой устойчивости. Концентрация напряжений вызывает опасные последствия, поэтому пренебрегать ею рискованно.

ЭЛЕМЕНТЫ ТЕНЗОРНОГО ИСЧИСЛЕНИЯ

Многие задачи механики, теоретической физики и других наук приводят к понятию тензора. Это понятие имеет более сложный характер, нежели понятие вектора. Определение вектора как направленного отрезка не дает возможности естественным обобщением перейти к понятию тензора. Поэтому постараемся дать такое определение вектора, эквивалентное прежнему, чтобы обобщение его привело к понятию тензора, которое нельзя пояснить при помощи простого геометрического образа. Для этого нам понадобится ввести в рассмотрение произвольные криволинейные координаты. По отношению к этим координатам и будет дано определение вектора, а впоследствии тензора, как некоторого объекта, не меияющегося при изменении системы координат.

Преимущество тензорного исчисления в механике сплошной среды обнаруживается особенно тогда, когда мы оперируем с произвольными системами координат. В дальнейшем ограничимся рассмотрением трехмерного евклидова пространства, в котором положение каждой точки определяется тремя числами — координатами. Здесь мы приведем основные сведения из тензорного исчисления. Их изложение не претендует на полноту и строгость; дается сводка определений и формул, на которые в дальнейшем будут делаться ссылки.

Обозначим криволинейные координаты какой-либо точки через x^1 , x^2 , x^3 н введем новые координаты этой точки \bar{x}^1 , \bar{x}^2 , \bar{x}^3 , связанные со старыми соотношениями

$$x^{k} = x^{k}(\bar{x}^{1}, \bar{x}^{2}, \bar{x}^{3}) \quad (k = 1, 2, 3),$$
 (1.1)

которые называются формулами преобразования координат. Допустим, что все функцин x^k в рассматриваемой области изменения координат \bar{x}^1 , \bar{x}^2 , \bar{x}^3 однозначны, непрерывны и имеют непрерывные частные производные первого порядка, а также якобиан отличен от нуля. Тогда из (1.1) найдем преобразование координат, обратное преобразованию (1.1)

$$\bar{x}^k = \bar{x}^k (x^1, x^2, x^3) \quad (k = 1, 2, 3).$$
 (1.2)

Если фиксировать какие-нибудь две из трех координат и изменять третью непрерывно, то получим линию, которая называется координатной линией. Мы будем считать, что в каждой точке пространства проходят три координатных линни, не лежащие в одной плоскости. Можно доказать, что это требование всегда выполняется, если якобиан преобразования (1.1) отличен от нуля.

В частном случае, при переходе от одной прямолинейной прямоугольной системы координат $ox_1x_2x_3$ к другой $ox_1'x_2'x_3'$, вместо (1.1) будем иметь

$$x_{k} = \sum_{n=1}^{3} \alpha_{kn} x'_{n} \quad (k = 1, 2, 3), \tag{1.3}$$

где a_{kn} — косинусы углов между осями систем координат $ox_1x_2x_3$ н $ox_1'x_2'x_3'$.

Условимся для краткости записи эдесь и в дальнейшем в (1.3) опускать знак суммы, считая, что суммирование должно быть произведено по повторяющемуся индексу от n=1 до n=3. Мы также больше не будем указывать, что имеем три формулы (k=1, 2, 3). Соотношения (1.3) запишутся при этом в виде

$$x_k = a_{kn} x_n'. \tag{1.4}$$

Преобразование вида (1.4) называется аффинным ортогональным.

Определения скаляра, вектора и тензора

Пусть в некоторой системе координат $x^n (n=1, 2, 3)$ имеем величнну $f(x^1, x^2, x^3)$, а в системе $\bar{x}^n - \{\bar{f}(\bar{x}^1, \bar{x}^2, \bar{x}^3);$ если при преобразовании (1.1) значения этих величин в одних и тех же точках равны, то эта величина называется инвариантом, или скаляром. Примерами скалярных величин являются плотность, температура.

Допустим, что в некоторой системе координат x^n (n=1, 2, 3) мы имеем совокупность трех величин A^n , а в системе \bar{x}^k (k=1, 2, 3) — \bar{A}^k ; если при преобразовании координат (1.2) величины \bar{A}^k определяются по формулам

$$\overline{A}^{k} = A^{n} \frac{\partial \overline{x}^{k}}{\partial x^{n}}, \qquad (1.5)$$

то совокупность этих велнчин A^n называют контраварнантным вектором, а велнчины A^n — его компонентами. Как и в формуле (1.4), суммирование в формуле (1.5) производится по индексу n, который фигурнрует дважды. Легко заметить, что совокупность трех дифференциалов координат составляет контравариантный вектор. Действительно, из формул (1.2) имеем

$$d\overline{x}^{k} = \frac{\partial \overline{x}^{k}}{\partial x^{1}} dx^{1} + \frac{\partial \overline{x}^{k}}{\partial x^{2}} dx^{2} + \frac{\partial \overline{x}^{k}}{\partial x^{3}} dx^{3} = dx^{n} \frac{\partial \overline{x}^{k}}{\partial x^{n}}. \tag{1.6}$$

Сравнение формул (1.6) и (1.5) показывает, что dx^n являются компонентами контравариантного вектора.

Пусть в некоторой системе координат x^n мы имеем совокупность трех величин A_n , а в системе $\bar{x}^n - \bar{A}_k$. Если при преобразова-

нии координат (1.1) величины A_k определяются по формулам

$$\overline{A}_{k} = A_{n} \frac{\partial x^{k}}{\partial \overline{x}^{k}}, \qquad (1.7)$$

то совокупность этих трех величин $\overline{A_8}$ называют коварнантиым вектором, а величины A_n —его компонентами. Легко убедиться, что в случае аффинного ортогонального преобразования определения контравариантного и коварнантного векторов совпадают. Действительно, решив уравнения (1.4) относительно

$$x_n' = \alpha_{kn} x_k, \tag{1.8}$$

из (1.4) н (1.8) найдем

$$\frac{\partial x_h}{\partial x_h^a} = \frac{\partial x_h'}{\partial x_h} = \alpha_{kn}. \tag{1.9}$$

Последние соотношения показывают, что формулы преобразования (1.5) и (1.7) совпадают, т. е. имеем

$$a_{k} = a_{n}a_{kn}$$
.

Совокупность велични a_n (n=1, 2, 3) называют аффинным ортогональным вектором.

Пусть в некоторой системе координат x^{α} мы имеем совокупность девяти величин A^{mn} , а в системе $\bar{x}^i - A^{ik}$. Если при преобразовании координат (1.2) величины A^{ik} определяются по формулам

$$\overline{A}^{ih} = A^{mn} \frac{\partial \overline{x}^{i}}{\partial x^{m}} \frac{\partial \overline{x}^{k}}{\partial x^{n}}, \qquad (1.10)$$

то совокупность этих девятн величии A^{mn} называют контравариантным тензором второго ранга, а величины A^{mn} — его компонентами.

В формулах (1.10) должно быть произведено двойное суммирование по всем значениям повторяющихся индексов n и m (m, n = -1, -2, -3). Если

$$\overline{A}_{ih} = A_{mn} \frac{\partial x^m}{\partial \overline{x}^l} \frac{\partial x^n}{\partial \overline{x}^k}, \qquad (1.11)$$

то совокупность девяти величин A_{mn} называют ковариантным тензором второго ранга.

Если

$$\overline{A}_{i}^{k} = A_{m}^{n} \frac{\partial x^{m}}{\partial \overline{x}^{i}} \frac{\partial \overline{x}^{k}}{\partial x^{n}}, \qquad (1.12)$$

то совокупность девяти величин A_m ⁿ называют смешанным тензором второго ранга. В случае аффинного ортогонального преобразования определения контравариантного, ковариантного и смешанного тензоров в силу (1.9) совпадают, т. е.

$$P'_{lk} = p_{mn} \alpha_{ml} \alpha_{nk}. \tag{1.13}$$

Совокупность девяти велични p_{nm} называют аффинным ортогональным тензором второго ранга.

Пусть в любой системе координат имеем совокупность следую-

щих девяти чисел:

$$\delta_m^n = \begin{cases} 1, & \text{когда } m = n \\ 0, & \text{когда } m \neq n. \end{cases}$$
 (1.14)

Покажем, что δ_m^n , называемые символами Кронекера, являются компонентами смешанного тензора второго ранга; для этого мы должны показать, что δ_m^n удовлетворяют формулам (1.12)

$$\vec{\delta}_l^k = \delta_m^n \frac{\partial \vec{x}^k}{\partial x^n} \frac{\partial x^m}{\partial \vec{x}^l} . \tag{1.15}$$

В силу (1.14) имеем

$$\delta_m^n \frac{\partial \overline{x}^k}{\partial x^n} \frac{\partial x^m}{\partial \overline{x}^l} = \frac{\partial \overline{x}^k}{\partial x^n} \frac{\partial x^n}{\partial \overline{x}^l} . \tag{1.16}$$

Подставляя (1.1) в (1.2), получим

$$\bar{x}^k = \bar{x}^k (x^1 (\bar{x}^1, \bar{x}^2, \bar{x}^3), x^2 (\bar{x}^1, \bar{x}^2, \bar{x}^3), x^8 (\bar{x}^1, \bar{x}^2, \bar{x}^3)). (1.17)$$

Дифференцируя обе части (1.17), найдем

$$\frac{\partial \overline{x}^k}{\partial \overline{x}^l} = \frac{\partial \overline{x}^k}{\partial x^n} \frac{\partial x^n}{\partial \overline{x}^l}.$$

С другой стороны,

$$\frac{\partial \overline{x}^k}{\partial \overline{x}^l} = \overline{b}_i^k. \tag{1.18}$$

Из сравнения (1.18) и (1.16) получим (1.15), что и требовалось доказать.

Тензоры более высокого ранга определяются аналогичным образом. Так, например, если

$$\overline{A}_{ikt} = A_{mns} \frac{\partial x^m}{\partial \overline{x}^i} \frac{\partial x^n}{\partial \overline{x}^k} \frac{\partial x^s}{\partial \overline{x}^i},$$

то совокупность 27 величин A_{mns} называют ковариантным тензором третьего ранга (число компонентов тензора определяется числом измерений пространства в степени, равной рангу тензора).

Рассмотрим контравариантный и ковариантный тензоры второго ранга A^{mn} , A_{mn} . Если при изменении порядка индексов у A^{mn} , A_{mn} нмеют место соотношения

$$A^{nm} = A^{mn}; \quad A_{nm} = A_{mn}, \tag{1.19}$$

то тензоры соответственно называются симметричным контравариантным и симметричным ковариантным. Если при изменении по-

$$A^{nm} = -A^{mn}, \ A_{nm} = -A_{mn}, \tag{1.20}$$

то тензоры соответственно называются антисимметричным контравариантным и антисимметричным ковариантным.

§ 2. Сложение, умножение и свертывание тензоров. Признак тензора

- а) Сложение. Операция сложения применима только к тензорам, имеющим одинаковое количество нижних и верхних индексов (т. е. к тензорам одного и того же ранга и типа). Если нам даны два тензора одного и того же ранга и типа, то, алгебранчески суммируя каждый компонент первого тензора и соответствующий компонент второго, мы, очевидно, получим тензор того же ранга и типа, что и слагаемые. Указаниая операция называется сложением, а полученный результирующий тензор называется суммой двух тензоров.
- б) Умножение. Определим произведение двух тензоров любого ранга и типа. Перемножив каждый компонент первого тензора на каждый компонент второго тензора, получим тензор, ранг которого равен сумме рангов двух тензоров. Указанная операция называется умножением, а полученный результирующий тензор произведением двух тензоров. Для определенности предположим, что речь идет об умножении контравариантного тензора второго ранга A^{mn} на тензор третьего ранга B^r_{st} (B^r_{st} один раз контравариантный, два раза ковариантный). Тогда получим тензор C^{mnr}_{st} , компоненты которого определяются формуламн

$$C_{st}^{mat} = A^{mn} B_{st}^{r}. \tag{1.21}$$

Это тензор пятого ранга (три раза контравариантный, два раза ковариантный).

Операции сложения и умножения могут быть распространены

на любое число тензоров.

в) Свертывание (сокращение индексов). Операция свертывания применима только к смешанным тензорам; поясним это на ряде примеров. Возьмем, например, тензор четвертого ранга A^n_{stm} , в состав которого входят один контраварнантный и три коварнантных индекса. Если мы теперь примем m=n, получим тензор $B_{st}=A^n_{stn}$, в котором индекс n является повторяющимся; в соответствии с нашим условием пронзводим суммирование от n=1 до n=3. В результате получаем ковариантный тензор второго ранга, т. е. тензор, ранг которого на две единицы ниже ранга исходного тензора. Операция свертывания в данном примере, очевидно, больше не может быть повторена.

Возьмем теперь тензор пятого ранга A_{str}^{mn} и произведем свертывание относительно любой пары индексов, один из которых является верхним, а другой — нижним. Если мы, например, по-

ложим s=m, то получим тензор третьего ранга $B^n_{tr}=A^{mn}_{mtr}$. Свертывание может быть продолжено еще один раз; взяв, например, r=n, получим ковариантный вектор $C_t=A^{mn}_{mtn}$. Из тензора пятого ранга A^{mn}_{st} , после двукратного сокращения индексов, получим контравариантный вектор $D^n=A^{mn}_{tm}$. Если в тензоре четвертого ранга A^{mn}_{st} пронзвести два раза свертывание, мы получим скаляр (инвариант) $f_1=A^{mn}_{mn}$ или $f_2=A^{nm}_{nm}$. В случае аффинных ортогональных тензоров операция свертывания может быть произведена по любым двум индексам, так как между контравариантным и ковариантным аффинными ортогональными тензорами нет никакой разницы.

Произведя свертывание аффинного ортогонального тензора

 p_{mn} по индексам m и n, получим инвариант

$$C = p_{mm} = p_{11} + p_{22} + p_{33}. \tag{1.22}$$

Комбинация операций умножения и свертывания называется скалярным (внутрениим) умножением. Операция скалярного умножения двух тензоров сводится сначала к их умножению, а затем к свертыванию результирующего тензора по верхнему индексу одного тензора и нижнему индексу другого. Пусть нам даны два тензора A^{mn} и B^s_{rt} ; свертывая четырьмя способами их тензорное произведение, получим скалярное произведение, а именно: $A^{mn}B^s_{mt}$, $A^{mn}B^s_{rn}$, $A^{rn}B^s_{rt}$, $A^{mt}B^s_{rt}$. Скалярное произведение контраварнантного вектора A^m и ковариантного вектора B_n дает инварнант A^nB_n , который можно, очевидно, назвать скалярным произведением векторов A^m и B_n . В случае аффинных ортогональных векторов a_n и b_m , получим скалярное произведение этих векторов $a \cdot b = a_n b_n$.

г) Признак тензора. Пусть дан какой-либо тензор, например, A_{mn}^k . Приведем в соответствие с ковариантиыми индексами этого тензора произвольные контравариантные векторы u^α и v^β , а с контравариантным индексом — ковариантный вектор w_γ . Если произведение $A_{mn}^k u^\alpha v^\beta w_\gamma$, представляющее собою тензор шестого ранга, евернуть по индексам m и α , n и β , k и γ , то получим инвариант

$$f = A_{mn}^k u^m v^n w_k. \tag{1.23}$$

Далее, пусть нам даны два тензора A^k_{mn} и $B^{\alpha\beta}$. Если произведение $A^k_{mn}B^{\alpha\beta}$, представляющее собою тензор пятого ранга, свернем по индексам m н α , n и β , то будем иметь контравариантный вектор

$$A^{k}_{\alpha\beta}B^{\alpha\beta} = C^{k}. \tag{1.24}$$

Таким образом, операция умножения тензоров дает снова тензор. Теперь ставится вопрос — будет ли некоторая система величии тензором, если ее произведение на тензор дает тензор. На этот счет существует теорема, позволяющая легко установить тензорный характер данной системы величин. Эту теорему сформулируем следующим образом:

1) если при любом выборе векторов u^m , v^n , w_k произведение

(1.23) представляет инвариант, то A_{mn}^k есть тензор;

2) если при любом выборе тензора $B^{\alpha\beta}$ произведение (1.24) представляет контравариантный вектор, то A^k_{mn} есть тензор;

3) если величины A_{mn} обладают свойством симметрии и пронзведение $A_{mn}u^mu^n$ представляет инвариант для любого вектора u^k , то A_{mn} есть тензор.

Для доказательства теоремы вида 1 необходимо убедиться в том, что компоненты A_{mn}^k удовлетворяют определению теизора.

Согласно условию теоремы для двух систем координат \bar{x}^n н x^n имеем f = f, или на основании (1.23)

$$\overline{A}_{\alpha\beta}^{\dagger} \overline{u}^{a} \overline{v}^{\beta} \overline{w}_{7} = A_{\alpha\beta}^{\dagger} u^{a} v^{\beta} w_{7}.$$

Меняя в формулах (1.5) и (1.7) роли координат \bar{x}^n и x^n , в системе x^n получим

$$u^{a} = \overline{u}^{m} \frac{\partial x^{a}}{\partial \overline{x}^{m}}, \ v^{\beta} = \overline{v}^{n} \frac{\partial x^{\beta}}{\partial \overline{x}^{n}}, \ w_{\gamma} = \overline{w}_{k} \frac{\partial \overline{x}^{k}}{\partial x^{\gamma}}.$$

Подставляя эти соотношения в последнюю формулу, будем иметь

$$\overline{A}_{\alpha\beta}^{\dagger}\overline{u}^{a}\overline{v}^{\beta}\overline{w}_{\dagger} = A_{\alpha\beta}^{\dagger}\frac{\partial x^{a}}{\partial \overline{x}^{m}}\frac{\partial x^{\beta}}{\partial \overline{x}^{n}}\frac{\partial \overline{x}^{k}}{\partial x^{\dagger}}\overline{u}^{m}\overline{v}^{k}\overline{w}_{k}.$$

Отсюда

$$\left(\overline{A}_{\alpha\beta}^{\dagger} - A_{mn}^{k} \frac{\partial x^{m}}{\partial \overline{x}^{\alpha}} \frac{\partial x^{n}}{\partial \overline{x}^{\beta}} \frac{\partial \overline{x}^{\gamma}}{\partial x^{k}} \right) \overline{u}^{\alpha} \overline{v}^{\beta} \overline{w}_{\gamma} = 0.$$

Так как по условию контраварнантные векторы u^{α} , v^{β} и коварнантный вектор w_{γ} являются произвольными, то

$$\overline{A}_{\alpha\beta}^{\dagger} = A_{mn}^{k} \frac{\partial x^{m}}{\partial \overline{x}^{a}} \frac{\partial x^{n}}{\partial \overline{x}^{\beta}} \frac{\partial \overline{x}^{\dagger}}{\partial x^{k}}.$$

Следовательно, A_{mn}^{k} есть тензор.

Для доказательства теоремы вида 2 соотношение (1.24) скалярно умножим на произвольный ковариантный вектор D_i ; тогда

$$A_{\alpha\beta}^k B^{\alpha\beta} D_b = C^k D_b = f$$

где f — инвариант. Следовательно,

$$\overline{A}_{\alpha\beta}^{k}\overline{B}^{\alpha\beta}\overline{D}_{k} = A_{\alpha\beta}^{k}B^{\alpha\beta}D_{k}.$$

Меняя в формулах (1.10) н (1.7) роли координат \bar{x}^n н x^n , в системе x^n получим

$$B^{\alpha\beta} = \overline{B}^{mn} \frac{\partial x^{\alpha}}{\partial \overline{x}^{m}} \frac{\partial x^{\beta}}{\partial \overline{x}^{n}}, D_{k} = \overline{D}_{1} \frac{\partial \overline{x}^{1}}{\partial x},$$

Таким образом,

$$\left(\overline{A}_{\alpha\beta}^{\dagger} - A_{mn}^{k} \frac{\partial x^{m}}{\partial \overline{x}^{\alpha}} \frac{\partial x^{n}}{\partial \overline{x}^{\beta}} \frac{\partial \overline{x}^{\dagger}}{\partial x^{k}}\right) \overline{B}^{mn} \overline{D}_{\gamma} = 0.$$

Отсюда в виду произвольности тензоров B^{mn} и D_{ν}

$$\bar{A}_{\alpha\beta}^{\dagger} = A_{mn}^{k} \frac{\partial x^{m}}{\partial \bar{x}^{\alpha}} \frac{\partial x^{n}}{\partial \bar{x}^{\beta}} \frac{\partial \bar{x}^{\dagger}}{\partial x^{k}},$$

что и требовалось доказать.

Для доказательства теоремы вида 3 контравариантный вектор представим в виде $u^h = v^h + w^h$. Тогда

$$A_{mn}u^{m}u^{n}=A_{mn}v^{m}v^{n}+A_{mn}w^{m}w^{n}+A_{mn}v^{m}w^{n}+A_{mn}v^{n}w^{n}+A_{mn}v^{n}w^{n}.$$

Так как по условню теоремы $A_{mn}u^mu^n$, $A_{mn}v^mv^n$ н $A_{mn}w^mw^n$ — инварианты и в силу симметричности велични A_{mn} нмеем $A_{mn}v^mw^n=A_{mn}v^nw^m$, то $A_{mn}v^mw^n$ — инвариант. Тогда учитывая, что v^m н w^n — произвольные векторы, в силу теоремы вида 1 заключаем, что A_{mn} является ковариантным тензором второго ранга.

§ 3. Метрический тензор

Рассмотрим две бесконечно близкие точки $A(x^1, x^2, x^3)$ и $A_1(x^1+dx^1, x^2+dx^2, x^3+dx^3)$ пространства. Эти точки определяют бесконечно малый вектор dr, не завнсящий от выбора системы координат. Длину вектора dr обозначим через ds. Если e по условию определяет единичный вектор, иаправленный по прямой AA_1 , то

$$d\mathbf{r} = ds\mathbf{e}. \tag{1.25}$$

Проведем из точки $A(x^1, x^2, x^3)$ координатные линии, которые не лежат в одной плоскости и, вообще говоря, не ортогональны. Обозначим через e_n систему векторов, направленных по касательным к координатным линиям с длиной, не равной единице; тогда

$$dr_1 = dx^1e_1$$
, $dr_2 = dx^2e_2$, $dr_3 = dx^3e_3$,

где dr_1 , dr_2 , dr_3 — бесконечно малые векторы, определяющие параллеления, диагональю которого является вектор dr, т. е.

$$d\mathbf{r} = ds\mathbf{e} = dx^{\mathbf{n}}\mathbf{e}_{n}. \tag{1.26}$$

Отсюда, согласно правилам скалярного умножения векторов, найдем

$$ds^2 = (dx^n e_n \cdot dx^k e_k) = g_{nk} dx^n dx^k, \qquad (1.27)$$

где

$$g_{nk} = (e_n \cdot e_k) \quad (n, k = 1, 2, 3).$$
 (1.28)

Система векторов e_n называется ковариантным базисом координатной системы.

В квадратичной форме дифференциалов dx^m коэффициенты g_{nk} , как явствует из (1.28), образуют симметричную матрицу (g_{nh} = $=g_{kn}$). Таким образом, на основании теоремы о признаке тензора gna являются компонентами ковариантного тензора, называемого ковариантным метрическим тензором.

При использовании криволинейных координат целесообразно ввести, наряду с основным базисом e_n , взаимный контраварнантный базис e^{h} , τ . e. тройку векторов e^{h} , связанных с основными векторами e_n формулами:

$$\boldsymbol{e}_n \cdot \boldsymbol{e}^k = \delta_n^k, \tag{1.29}$$

где $\delta_n{}^k$ — символы Кронекера. Для этого достаточно принять

$$e^{1} = \frac{e_{2} \times e_{3}}{g}, e^{2} = \frac{e_{3} \times e_{1}}{g},$$
 $e^{3} = \frac{e_{1} \times e_{2}}{g}, g = e_{1} \cdot (e_{2} \times e_{3}).$ (1.30)

Из (1.29) также следует, что

$$e_1 = \frac{e^2 \times e^3}{g_1}, \ e_2 = \frac{e^3 \times e^1}{g_1}, \ e_3 = \frac{e^1 \times e^2}{g_1}.$$

$$g_1 = e^1 \cdot (e^2 \times e^3). \tag{1.31}$$

Итак, e_n перпендикулярен плоскости e^k , e^m .

Если система координат ортогональиа, то, очевидно, [см. (1.30) н (1.31)] базисные векторы e_n и e^h совпадут по направлениям, но их величины, вообще говоря, различны.

Представим вектор e_n как линейную комбинацию векторов e^k

$$e_n = C_{nk}e^k$$
 (k, $n = 1, 2, 3$).

Учитывая соотношення (1.28) и (1.29), получим $C_{nk} = g_{nk}$; следовательно, $e_n = g_{nk} e^k$.

Отсюда по правилу Крамера найдем

$$e^{k} = \frac{G_{nk}}{g} e_{n} = g^{nk} e_{n} \quad (g \neq 0).$$
 (1.32)

Здесь G_{nk} — алгебраическое дополнение элемента g_{kn} в детерминанте д.

Из (1.32) на основании (1.29) будем иметь

$$e^{h} \cdot e^{n} = \frac{G_{n}}{g} = g^{nh}. \tag{1.33}$$

Величины g^{nk} являются симметричными. Подставляя (1.32) в

(1.29), будем иметь $(e_n \cdot e_j) g^{jk} = g_{nj} g^{jk} = \delta_n^k$. Отсюда заключаем, что величины g^{jk} являются компонентами контравариантного тензора. Тензор g^{jk} называется контравариантным

метрическим тензором. Қомпоненты этого тензора g^{jk} могут быть вычислены при помощи (1.33).

Умножим теперь контравариантный вектор A^m на метрический тензор g_{kr} и свернем; тогда мы получим ковариантный вектор $g_{kr}A^k$, который мы обозначим через A_r . Следовательно,

$$A_r = g_{kr} A^k. \tag{1.34}$$

Таким же образом

$$A^r = g^{kt} A_k, \tag{1.35}$$

$$g_k^r = g_{k\sigma}g^{hr}. \tag{1.36}$$

Векторы A_r и A^r , связанные формулами (1.34) и (1.35), называются ассоциированными векторами. Как видно из формул (1.34) и (1.35), мы легко можем вычислить компоненты одного из векторов A_r и A^r по компонентам другого. Поэтому A_r и A^r удобно рассматривать как различные соответственно коварнаитные и контравариантные компоненты одного и того же векора A_r .

Тензор g_{h}^{r} называется смешанным метрическим тензором. Легко доказать, что g_{h}^{r} совпадает с тензором Кронекера. Действительно, на основании формул (1.34), (1.35) и (1.36) имеем

$$A_k = g_{kr} A^r = g_{kr} g^{mr} A_m = g_k^m A_m,$$

откуда

$$A_k = g_k^m A_m.$$

Для того чтобы эти соотношения выполиялись при всех значениях A_k , компоненты смешанного метрического тензора g_k ^m следует выбрать следующим образом:

$$g_{k}^{m} = \begin{cases} 1 & \text{при } k = m \\ 0 & \text{при } k \neq m. \end{cases}$$
 (1.37)

Рассмотрим теперь ковариантный тензор A_{rh} . Если нужно поднять первый индекс r, тогда тензор A_{rh} следует умножить на g^{mn} и затем свериуть относительно первого нндекса, т. е.

$$A_{\cdot k}^r = g^{rm} A_{mk}$$
.

Для того чтобы можно было узнать, какой индекс был поднят, на его место ставят точку. Например, в равенстве

$$A_{r,}^{k} = g^{kn}A_{rn}$$

поднят второй индекс к. Оба индекса можно поднять по формуле

$$A^{fk} = g^{fm}g^{kn}A_{mn}.$$

Этн операции, очевидно, можно полностью перенести на тензоры любого ранга. Все тензоры, полученные один из другого указанным способом, называются ассоциированными; компоненты нх

также могут быть рассмотрены как компоненты одного и того же

тензора.

В прямолинейной прямоугольной системе координат квадрат расстояния между точками A с координатами x_m и A_1 с координатами x_m+dx_m будет

$$ds^2 = dx_m^2. \tag{1.38}$$

Так как

$$x_m = x_m(x^1, x^2, x^3),$$

$$dx_m = \frac{\partial x_m}{\partial x^n} dx^n.$$

Теперь формуле (1.38) можно придать вил

$$ds^2 = \frac{\partial x_m}{\partial x^n} \frac{\partial x_m}{\partial x^k} dx^n dx^k.$$

Введя обозначение

$$g_{nk} = \frac{\partial x_m}{\partial x^n} \frac{\partial x_m}{\partial x^k} = g_{kn}, \tag{1.39}$$

последней формуле придадим вид

$$ds^2 = g_{nk} dx^n dx^k. ag{1.40}$$

На основании теоремы о признаке тензора заключаем, что g_{nk} — коварнантный тензор.

Определим значения контравариантных и ковариантных компонентов вектора a, заданного в точке P простраиства. Проведем через эту точку три координатные поверхности

$$x^k = \text{const.} \tag{1.41}$$

Перессчение этих координатных поверхностей определит три координатные линии.

Вычислим углы, образуемые направлениями e_k и e^* с осями прямоугольной декартовой системы координат x_m . Вдоль e_k возъмем элементарный вектор dr_k ; длина его определится по формуле

$$ds_{k} = |d\mathbf{r}_{k}| = \sqrt{dx_{m}^{2}}.$$

Здесь суммирование ведется по индексу m от 1 до 3. Учитывая, что вдоль координатной линни x^k координаты x_m зависят только от координаты x^k , последней формуле придадим вид

$$ds_k = \sqrt{\left(\frac{\partial x_m}{\partial x^k}\right)^2} dx^k,$$

илн, в силу фор**мул** (1.39),

$$ds_{k} = V \overline{g_{kk}} dx^{k}.$$

Тогда выражение для косннуса угла между направлением e_k и осью x_m примет вид

$$\cos(\boldsymbol{e}_{k}, x_{m}) = \frac{dx_{m}}{ds_{k}} = \frac{1}{\sqrt{g_{kk}}} \frac{\partial x_{m}}{\partial x^{k}}. \tag{1.42}$$

Как известно, формула для косинуса угла между направлением e^k (или между вектором grad x^k) и осью x_m имеет вид

$$\cos(e^k, x_m) = \frac{1}{|\operatorname{grad} x^k|} \frac{\partial x^k}{\partial x_m} = \frac{1}{\sqrt{\left(\frac{\partial x^k}{\partial x_j}\right)^2}} \frac{\partial x^k}{\partial x_m}.$$
 (1.43)

Учитывая, что в прямоугольной декартовой системе координат компоненты тензора g_{nk} равны $\delta_n{}^k$, в силу (1.10) будем иметь

$$g^{nk} = b_i^j \frac{\partial x^n}{\partial x_i} \frac{\partial x^k}{\partial x_i},$$

отсюда

$$g^{kh} = \left(\frac{\partial x^k}{\partial x_k}\right)^2.$$

На основании этой формулы из (1.43) найдем

$$\cos(e^k, x_m) = \frac{1}{\sqrt{g^{kk}}} \frac{\partial x^k}{\partial x_m}. \tag{1.44}$$

Обозначим контравариантные и ковариантные компоненты вектора a через A^k и A_k , а его компоненты в прямоугольной декартовой системе координат — через a_m . Далее a_{e^k} и a_{e^k} обозначают проекции вектора a соответственно на e_k и e^k . Учитывая, что $a = I_m a_m$ (I_m — орты прямоугольной декартовой системы координат), согласно основной формуле для проекции вектора на заданное направление получим

$$a_{\boldsymbol{e_k}} = a_m \cos(\boldsymbol{e_k}, x_m) = \frac{1}{\sqrt{r_{k_k}}} \frac{\partial x_m}{\partial x^k} a_m, \qquad (1.45)$$

$$a_{e^k} = a_m \cos(e^k, x_m) = \frac{1}{\sqrt{g^{kk}}} \frac{\partial x^k}{\partial x_m} a_m. \tag{1.46}$$

С другой стороны, на основании формул (1.5) и (1.7) имеем

$$A^{k} = a_{m} \frac{\partial x^{k}}{\partial x_{m}}, A_{k} = a_{m} \frac{\partial x_{m}}{\partial x^{k}}.$$

Подставляя эти выражения соответственно в (1.45) и (1.46), окончательно получим

$$a_{\mathbf{e}_k} = \frac{1}{V_{\mathbf{g}^{kk}}} A_{\mathbf{kk}}^{\mathbf{q}} \tag{1.47}$$

$$a_{e^k} = \frac{1}{\sqrt{\rho^{kk}}} A^k. \tag{1.48}$$

Отметим еще раз, что в (1.47) и (1.48) по индексу k никакого суммирования производить не следует. Если криволинейная система координат ортогональна, то направления e_k и e^k совпадут, тогда $a_{e_k} = a_{e^k}$; обозначим их через a_{x^k} .

Если криволинейная система координат ортогональна, то, как известно.

$$g_{kk} = H_k^2, \ g^{kk} = \frac{1}{H_k^2},$$

где H_h — коэффициенты Лямэ.

В этом случае из (1.47) и (1.48) получим

$$a_{x^k} = \frac{1}{H_h} A_k = H_k A^k.$$
 (1.49)

Величины a_x^k называются физическими проекциями вектора a. Обозначим теперь тензор второго ранга в прямолинейных прямоугольных координатах x_i через p_{ik} , физические проекции этого тензора в криволинейных ортогональных координатах x^i через $p_x^{i_x^k}$, а его контравариантные компоненты через A^{ik} , тогда по формулам преобразования компонентов тензора (1.10) будем иметь

$$A^{ik} = p_{\alpha\beta} \frac{\partial x^i}{\partial x_{\alpha}} \frac{\partial x^k}{\partial x_{\beta}}.$$

Учитывая здесь (1.44) и то, что $g^{kk} = H_k^{-2}$, можем написать

$$A^{ik} = \frac{1}{H_i H_k} p_{\alpha\beta} \cos(e^i, x_{\alpha}) \cos(e^k, x_{\beta}).$$

На основании (1.13)

$$p_{x^l x^k} = p_{\alpha\beta} \cos(e^t, x_a) \cos(e^k, x_\beta),$$

тогда

$$p_{xl,xk} = H_l H_k A^{lk}.$$

Учитывая, что $A^{tk} = g^{ti}g^{kk}A_{ik} = H_1^{-2}H_k^{-2}A_{ik}$, будем иметь

$$p_{x^{i}x^{k}} = H_{i}H_{k}A^{ik} = \frac{1}{H_{i}H_{k}}A_{ik}. \tag{1.50}$$

Определни угол ϑ между двумя произвольными векторами A и B, заданными в одной точке. Векторы A и B можно определить личейной комбинацией вида

$$A = A^k e_k = A_k e^k,$$

$$B = B^n e_n = B_n e^n.$$

Скалярное произведение векторов A и B равно

$$\mathbf{A} \cdot \mathbf{B} = (\mathbf{e}_{h} \cdot \mathbf{e}_{n}) A^{k} B^{n} = (\mathbf{e}^{k} \cdot \mathbf{e}^{n}) A_{k} B_{n} = (\mathbf{e}_{k} \cdot \mathbf{e}^{n}) A^{k} B_{n} = (\mathbf{e}^{k} \cdot \mathbf{e}_{n}) A_{k} B^{n},$$

или

$$\mathbf{A} \cdot \mathbf{B} = g_{hn} A^k B^n = g^{kn} A_k B_n = A^k B_h = A_k B^k. \tag{1.51}$$

С другой стороны,

$$\mathbf{A} \cdot \mathbf{B} = |\mathbf{A}| |\mathbf{B}| \cos \theta, \tag{1.52}$$

гле

$$|A| = \sqrt{A \cdot A} = \sqrt{g_{kn} A^k A^n} = \sqrt{g^{kn} A_k A_n} = \sqrt{A_k A^k}, \quad (1.53)$$

$$|B| = \sqrt{g_{kn} B^k B^n} = \sqrt{g^{kn} B_k B_n} = \sqrt{B_k B^k}.$$

Подставляя (1.51) и (1.53) в (1.52), найдем

$$\cos \vartheta = \frac{g_{bn}A^kB^n}{\sqrt{g_{bn}A^kA^n}\sqrt{g_{bn}B^kB^n}} \ . \tag{1.54}$$

Из последнего получим условие ортогональности двух векторов ${\pmb A}$ и ${\pmb B}$

$$g_{kn}A^kB^n = g^{kn}A_kB_n = A^kB_k = A_kB^k = 0.$$
 (1.55)

§ 4. Дифференцирование базисных векторов. Символы Кристоффеля

Из формулы (1.26) следует

$$\frac{\partial r}{\partial x^n} = \boldsymbol{e}_n. \tag{1.56}$$

Базисные векторы, вообще, являются функциями положення точки, в которой они определяют координатный триэдр. Изменення базисных векторов характернзуются значениями производных $\frac{\partial e_n}{\partial x^k}$. В евклидовом пространстве, очевидно, производная вектора по скалярному аргументу будет также вектором.

Значения $\frac{\partial e_n}{\partial x^k}$ представим в виде суммы трех векторов, параллельных базисным векторам e_n , т. е.

$$\frac{\partial e_n}{\partial x^k} = \Gamma^j_{nk} e_j. \tag{1.57}$$

Величины Γ^{j}_{nk} называются коэффициентами связности нли символами Кристоффеля. Если координаты декартовы, то \mathbf{e}_{n} — постоянные векторы, поэтому $\Gamma^{j}_{nk} = 0$, тогда как для криволинейной системы координат $\Gamma^{j}_{nk} \neq 0$.

Из (1.56) следует, что

$$\frac{\partial e_n}{\partial x^k} = \frac{\partial e_k}{\partial x^n} \,. \tag{1.58}$$

На основании (1.58) из формул (1.57) имеем

$$\Gamma_{nk}^{j}e_{j}=\Gamma_{kn}^{j}e_{j},$$

откуда следует, что

$$\Gamma_{nk}^{j} = \Gamma_{kn}^{j}. \tag{1.59}$$

Символы Кристоффеля выражаются через производные метрического тензора. Умножая равенство (1.57) скалярно на е_т и учитывая (1.28), получим

$$\frac{\partial g_{nm}}{\partial x^k} - e_n \cdot \frac{\partial e_m}{\partial x^k} = \Gamma_{nk}^j g_{jm}. \tag{1.60}$$

Переставив в равенстве (1.60) индексы n и k и учитывая (1.59), найдем

$$\frac{\partial g_{km}}{\partial x^n} - e_k \cdot \frac{\partial e_m}{\partial x^n} = \Gamma^j_{nk} g_{jm}. \tag{1.61}$$

Складывая (1.60) и (1.61), будем иметь

$$\frac{\partial g_{nm}}{\partial x^k} + \frac{\partial g_{km}}{\partial x^n} - \left(e_n \cdot \frac{\partial e_m}{\partial x^k} + e_k \cdot \frac{\partial e_m}{\partial x^n}\right) = 2\Gamma_{n}^j g_{jm}. \tag{1.62}$$

Вычислим в этой формуле выражение, заключенное в скобки. Учитывая соотношение (1.58), найдем

$$\frac{\partial g_{km}}{\partial x^m} = \frac{\partial}{\partial x^m} (e_n \cdot e_k) = e_n \cdot \frac{\partial e_k}{\partial x^m} + e_k \cdot \frac{\partial e_n}{\partial x^m} =$$

$$= e_n \cdot \frac{\partial e_m}{\partial x^k} + e_k \cdot \frac{\partial e_m}{\partial x^n}.$$

Следовательно, формула (1.62) примет вид

$$2\Gamma_{nk}^{j}g_{jm} = \frac{\partial g_{nm}}{\partial x^{k}} + \frac{\partial g_{km}}{\partial x^{m}} - \frac{\partial g_{kn}}{\partial x^{m}}.$$
 (1.63)

После умножения (1.63) на $g^{\alpha m}$ и суммирования по индексу m, с учетом (1.36) и (1.37) получим

$$\Gamma_{n\tau}^{\alpha} = \frac{1}{2} g^{\alpha m} \left(\frac{\partial g_{nm}}{\partial x^k} + \frac{\partial g_{km}}{\partial x^n} - \frac{\partial g_{kn}}{\partial x^m} \right). \tag{1.64}$$

Отсюда также видио, что символы Кристоффеля симметричны относительно индексов n и k.

Легко показать, что имеет место следующее равенство:

$$\frac{\partial e^n}{\partial x^k} = -\Gamma^n_{jk} e^j. \tag{1.65}$$

Дифференцируя равенство $e^n \cdot e_m = \delta_m^n$, получим

$$\frac{\partial e^n}{\partial x^k} \cdot e_m + e^n \cdot \frac{\partial e_m}{\partial x^k} = 0_{\bullet}$$

Учитывая (1.57), найдем

$$\frac{\partial e^n}{\partial x^k} \cdot e_m = -(e^n \cdot e_j) \Gamma^j_{mk} = -\Gamma^n_{mk^n} \tag{1.65'}$$

Теперь $\frac{\partial e^{R}}{\partial x^{k}}$ представим в виде

$$\frac{\partial e^n}{\partial x^k} = B_{jk}^n e^j.$$

Умножим скалярно обе части этого равенства на ем, тогда

$$\frac{\partial e^n}{\partial x^k} \cdot e_m = B_{jk}^n \delta_m^j = B_{mk}^n.$$

Сравнивая это соотношение с выражением (1.65'), найдем

$$B_{m}^{n} = -\Gamma_{mk}^{n}$$
.

Отсюда придем к формуле (1.65).

§ 5. Параллельное векторное поле

Как мы внделн выше, алгебранческие операции над тензорами приводят снова к тензорам, чего нельзя утверждать, как убедимся ниже, относительно их дифференцирования. Частные производные компонентов тензора составляют тензор лишь в декартовой системе координат. В криволинейных системах координат дело обстоит сложнее. Здесь приходится вводить так называемое ковариантное дифференцирование, действие которого на тензор снова даст тензор. Ковариантная производная совпадает с обычной, когда теизор отнесен к декартовой системе координат.

Если f(s) — скалярная функция (s — параметр), то в новых координатах $\bar{f} = f$, следовательно,

$$\lim_{\Delta s \to 0} \frac{f(s + \Delta s) - f(s)}{\Delta s} = \lim_{\Delta s \to 0} \frac{\overline{f}(s + \Delta s) - \overline{f}(s)}{\Delta s}$$

илн

$$\frac{d\overline{f}}{ds} = \frac{df}{ds}$$
,

откуда видно, что производная скалярной функции по параметру снова является скаляром.

Определение ковариантной производной вектора и тензора будет дано в § 6. Предварительно займемся исследованием параллельного векторного поля. Пусть координаты произвольной точки P, находящейся на рассматриваемой кривой, являются функциями параметра s. В каждой точке этой кривой построим вектор, равный вектору, заданному в точке P. Таким образом, вдоль кривой будет иметь параллельное векторное поле. Выведем уравнения, которым должно удовлетворять это поле.

Обозначни компоненты вектора рассматриваемого поля в системе координат x^k через A^k , в декартовой системе координат x_m через a_m . В декартовой системе координат компоненты параллельных векторов постоянны вдоль кривой и, следовательно, $\frac{da_m}{ds} = 0$.

По определению вектора

$$a_m = A^k \frac{\partial x_m}{\partial x^k}$$
.

Дифференцируя по параметру з последнее равенство, будем иметь

$$\frac{da_m}{ds} = \frac{dA^k}{ds} \frac{\partial x_m}{\partial x^k} + A^k \frac{\partial^2 x_m}{\partial x^n \partial x^k} \frac{dx^n}{ds} = 0.$$
 (1.66)

После умноження уравнений (1.66) на $g^{\alpha\beta} \frac{\partial x_m}{\partial x^{\alpha}}$ и суммирования по индексу m от 1 до 3, используя (1.39) и (1.37), найдем

$$\frac{dA^{\beta}}{ds} + g^{\alpha\beta} \frac{\partial^{2}x_{m}}{\partial x^{n}\partial x^{k}} \frac{\partial x_{m}}{\partial x^{\alpha}} A^{k} \frac{dx^{n}}{ds} = 0.$$
 (1.67)

Продифференцировав равенства (1.39) по x^{α} , кроме того, будем иметь

$$\frac{\partial g_{nk}}{\partial x^a} = \frac{\partial^2 x_m}{\partial x^a \partial x^n} \frac{\partial x_m}{\partial x^k} + \frac{\partial x_m}{\partial x^n} \frac{\partial^2 x_m}{\partial x^a \partial x^k} . \tag{1.68}$$

В равенствах (1.68) дважды производим круговую перестановку индексов n, k, α и из суммы полученных таким образом равенств вычитаем (1.68). Тогда найдем

$$2\frac{\partial^2 x_m}{\partial x^k \partial x^n} \frac{\partial x_m}{\partial x^\alpha} = \frac{\partial g_{n\alpha}}{\partial x^k} + \frac{\partial g_{\alpha k}}{\partial x^n} - \frac{\partial g_{kn}}{\partial x^\alpha}. \tag{1.69}$$

Подставляя (1.69) в (1.67), будем иметь

$$\frac{dA^{\beta}}{ds} + \Gamma^{\beta}_{ns} A^{k} \frac{dx^{n}}{ds} = 0. \tag{1.70}$$

Таким образом, параллельное векторное поле вдоль заданной кривой должио удовлетворять дифференциальным уравнениям (1.70).

Возьмем какой-либо вектор в данной точке пространства и построим во всех точках этого пространства параллельные ему векторы. В этом параллельном векторном поле компоненты A^{β} будут функциями координат x^{β} . Если через любую точку этого поля про-

ведем некоторую кривую, то, очевидно, векторы на этой кривой будут удовлетворять уравнениям (1.70). Учитывая, что теперь мы имеем

$$\frac{dA^{\beta}}{ds} = \frac{\partial A^{\beta}}{\partial x^n} \frac{dx^n}{ds} ,$$

уравнениям (1.70) придадим вид

$$\left(\frac{\partial A^{\beta}}{\partial x^{n}} + \Gamma^{\beta}_{nk} A^{k}\right) \frac{dx^{n}}{ds} = 0. \tag{1.71}$$

Принимая во внимание, что условие (1.71) должно быть удовлетворено для всех кривых, выходящих из точки P, получим, что параллельное векторное поле удовлетворяет системе дифференциальных уравнений вида

$$\frac{\partial A^{\beta}}{\partial x^{n}} + \Gamma^{\beta}_{nk} A^{k} = 0. \tag{1.72}$$

§ 6. Тензор Римана — Кристоффеля. Производная вектора. Формула Гаусса — Остроградского. є-тензор

Теперь перейдем к определению новых тензоров при помощи дифференцирования данных векторов и тензоров. Пусть f — данная скалярная функция, зависящая от координат точки x^k . Тогда в новых координатах \bar{x}^m , связанных с x^k формулами (1.1), имеем f=f. Учитывая последнее, а также принимая во внимание (1.1), будем иметь

$$-\frac{\partial \overline{f}}{\partial \overline{x}^m} = \frac{\partial f}{\partial x^k} \frac{\partial x^k}{\partial \overline{x}^m}.$$
 (1.73)

Таким образом, производная скаляриой функции по координатам дает ковариантный вектор $\frac{\partial f}{\partial r^k}$.

Рассмотрим параллельное векторное поле произвольного контравариантного вектора A^{β} вдоль некоторой кривой и коварнантный вектор B_{β} , определенный на той же кривой. В любой точке взятой кривой произведение $B_{\beta}A^{\beta}$ является скалярной функцией параметра s и поэтому $\frac{d}{ds}\left(B_{\beta}A^{\beta}\right)$ — также скаляр. В правой части равенства

$$\frac{d}{ds}(B_{\beta}A^{\beta}) = \frac{dB_{\beta}}{ds}A^{\beta} + B_{\beta}\frac{dA^{\beta}}{ds}$$

вместо $\frac{dA^{\theta}}{ds}$ из (1.70) подставим величину $-\Gamma^{\beta}_{nk}A^{k}\frac{dx^{n}}{ds}$; тогда

$$\frac{d}{ds}(B_{\beta}A^{\beta}) = \frac{dB_{\beta}}{ds}A^{\beta} - \Gamma_{kn}^{\beta}B_{\beta}A^{k}\frac{dx^{n}}{ds}$$

$$\frac{d}{ds}(B_{\beta}A^{\beta}) = \left(\frac{dB_{\beta}}{ds} - \Gamma_{\beta n}^{k}B_{k}\frac{dx^{n}}{ds}\right)A^{\beta}.$$
 (1.74)

Учитывая, что A^{β} — произвольный контравариантный вектор параллельного векторного поля и что произведение такого вектора на выражение внутри скобок в правой части (1.74) является скаляром, на основании теоремы о признаке тензора заключаем, что

$$\frac{dB_{\beta}}{ds} - \Gamma_{\beta n}^{k} B_{k} \frac{dx^{n}}{ds} \tag{1.75}$$

является ковариантным вектором.

Ковариантный вектор (1.75) называется абсолютной производной ковариантного вектора B_{β} по параметру s и обозначается через $\frac{\delta B_{\beta}}{\delta s}$; следовательно,

$$\frac{\delta B_{\beta}}{\delta s} = \frac{dB_{\beta}}{ds} - \Gamma_{\beta n}^{k} B_{k} \frac{dx^{n}}{ds} . \tag{1.76}$$

Положим, что в какой-либо координатной системе удовлетворяется уравнение

$$\frac{dB_{\beta}}{ds} - \Gamma_{\beta n}^{k} B_{k} \frac{dx^{n}}{ds} = 0, \qquad (1.77)$$

тогда оно удовлетворяется и в любой другой системе. В случае декартовой системы координат ($\Gamma_{\beta\pi}{}^{\hbar}\!\equiv\!0$) уравнение (1.77) примет вид

$$\frac{dB_{\theta}}{ds} = 0.$$

Отсюда следует, что вектор B_{β} также есть параллельное векторное поле вдоль рассматриваемой кривой. Таким образом, (1.77) есть уравнения, которым удовлетворяет параллельное ковариантное векторное поле B_{β} вдоль данной кривой.

Рассмотрим параллельное векторное поле произвольного коварнантного вектора A_{β} вдоль некоторой заданной крнвой и контравариантный вектор B^{β} определенный на той же кривой. Поступая так же, как при выводе формулы (1.76), и учитывая, что параллельное векторное поле A_{β} должно удовлетворять (1.77), получим абсолютную производную контравариантного вектора по параметру s

$$\frac{\partial B^{\theta}}{\partial s} = \frac{dB^{\theta}}{ds} + \Gamma^{\theta}_{kn} B^{k} \frac{dx^{n}}{ds} . \tag{1.78}$$

Пусть B^{β} есть поле контравариантных векторов, определяемое в некотором пространстве. Возьмем какую-либо произвольную кривую, проходящую через любую фиксированную точку этого пространства; тогда из (1.78) с учетом

$$\frac{dB^{\beta}}{ds} = \frac{\partial B^{\beta}}{\partial x^{\beta}} \frac{dx^{\beta}}{ds}$$

найдем

$$\frac{\partial B^{\beta}}{\partial s} = \left(\frac{\partial B^{\beta}}{\partial x^{n}} + \Gamma^{\beta}_{kn} B^{k}\right) \frac{dx^{n}}{ds}.$$

Так как $\frac{dx^n}{ds}$ является произвольным контравариантиым вектором и $\frac{\partial B^0}{\partial s}$ есть контравариантный вектор, то на основании теоремы

о признаке тензора заключаем, что выражение в круглых скобках представляет собой смешанный тензор второго ранга. Этот тензор называется ковариантной производной вектора B^{β} и обозначается через $B^{\beta}_{,n}$; здесь запятая перед индексом n указывает на дифференцирование по x^n . Следовательно,

$$B_{,n}^{\beta} = \frac{\partial B^{\beta}}{\partial x^{n}} + \Gamma_{kn}^{\beta} B^{k}. \tag{1.79}$$

Аналогичным образом получим ковариантный тензор второго ранга

$$B_{\beta,n} = \frac{\partial B_{\beta}}{\partial x^n} - \Gamma^k_{\beta n} B_k. \tag{1.80}$$

Этот тензор называется ковариантной производной вектора $B_{\mathbf{\beta}}$.

Распространим эти результаты на дифференцирование тензора. Рассмотрим произвольные параллельные векторные поля B^m , C^n , определенные вдоль некоторой кривой. Пусть A_{mn} есть тензор второго ранга, определенный вдоль той же кривой. В каждой точке этой кривой $A_{mn}B^mC^n$ дает скаляр, поэтому его производная по в есть также скаляр

$$\frac{d}{ds}\left(A_{mn}B^{m}C^{n}\right) = \frac{dA_{mn}}{ds}B^{m}C^{n} + A_{mn}\frac{dB^{m}}{ds}C^{n} + A_{mn}B^{m}\frac{dC^{n}}{ds}.$$

Исключив при помощи (1.70) производные векторов, получим

$$\frac{d}{ds}(A_{mn}B^{m}C^{n}) = \left(\frac{dA_{mn}}{ds} - \Gamma_{mt}^{\alpha}A_{\alpha n} - \frac{dx^{t}}{ds} - \Gamma_{nt}^{\alpha}A_{m\alpha} - \frac{dx^{t}}{ds}\right)B^{m}C^{n}.$$

Следовательно, на основании теоремы о признаке тензора заключаем, что в правой части выражение в скобках есть тензор того же типа и ранга, что и A_{mn} . Его называют абсолютной производной тензора A_{mn} и обозначают через $\frac{\delta A_{mn}}{\delta s}$. Тогда

$$\frac{\delta A_{mn}}{\delta s} = \frac{dA_{mn}}{ds} - \Gamma_{mt}^{\alpha} A_{\alpha n} \frac{dx^{t}}{ds} - \Gamma_{nt}^{\alpha} A_{m\alpha} \frac{dx^{t}}{ds} . \tag{1.81}$$

Рассмотрим тензорное поле в некотором пространстве. Если в нем возьмем какую-нибудь кривую, проходящую через любую точку этого пространства, то выражение (1.81) вдоль этой кривой будет тензором.

Учитывая, что

$$\frac{dA_{mn}}{ds} = \frac{\partial A_{mn}}{\partial x^{\beta}} \frac{dx^{\beta}}{ds} ,$$

формуле (1.81) придадим вид

$$\frac{\delta A_{mn}}{\delta s} = \left(\frac{\partial A_{mn}}{\partial x^{\beta}} - \Gamma_{m\beta}^{\alpha} A_{\alpha n} - \Gamma_{n\beta}^{\alpha} A_{m\alpha}\right) \frac{dx^{\beta}}{ds} . \tag{1.82}$$

Принимая во внимание, что (1.82) представляет собой тензор и $\frac{dx^{\beta}}{ds}$ есть произвольный контравариантный вектор, на основании теоремы о признаке тензора заключаем, что выражение в скобках есть тензор, имеющий на один ковариантный индекс больше, чем A_{mn} ; этот тензор называется ковариантной производной тензора A_{mn} и обозначается через $A_{mn,\beta}$. Здесь запятая указывает на дифференцирование по x^{β} , следовательно,

$$A_{mn,\beta} = \frac{\partial A_{mn}}{\partial x^{\beta}} - \Gamma_{m\beta}^{\alpha} A_{\alpha n} - \Gamma_{n\beta}^{\alpha} A_{ma}. \tag{1.83}$$

Указанным способом можно вычислить абсолютиую и ковариантную производные тензора любого типа и сколь угодно высокого ранга. Так, например, если тензор задан контравариантными компонентами A^{mn} , то

$$A^{mn}_{,\beta} = \frac{\partial A^{mn}}{\partial x^{\beta}} + \Gamma^{m}_{\alpha\beta} A^{\alpha n} + \Gamma^{n}_{\alpha\beta} A^{ma}. \tag{1.84}$$

Вычислим вторую коварнантную производную ковариантного вектора B_r , т. е. с помощью формулы (1.83) определим ковариантную производную тензора $B_{r,s}$

$$\begin{split} B_{r,st} &= \frac{\partial B_{r,s}}{\partial x^t} - \Gamma_{rt}^m B_{m,s} - \Gamma_{st}^m B_{r,m} = \frac{\partial^2 B_r}{\partial x^t \partial x^s} - \Gamma_{rs}^m \frac{\partial B_m}{\partial x^t} - \\ &- \Gamma_{rt}^m \frac{\partial B_m}{\partial x^s} - \Gamma_{st}^m \frac{\partial B_r}{\partial x^m} - B_m \left(\frac{\partial}{\partial x^t} \Gamma_{rs}^m - \Gamma_{rp}^m \Gamma_{st}^p - \Gamma_{sp}^m \Gamma_{rt}^p \right). \end{split}$$

Переставим в этой формуле индексы s и t и вычтем одно выражение из другого. Пользуясь свойством симметрии символов Кристоффеля, будем иметь

$$B_{r,st} - B_{r,ts} = R_{rst}^p B_p, \tag{1.85}$$

где

$$R_{.rst}^{p} = \frac{\partial}{\partial x^{s}} \Gamma_{rt}^{p} - \frac{\partial}{\partial x^{t}} \Gamma_{rs}^{p} + \Gamma_{rt}^{m} \Gamma_{ms}^{p} - \Gamma_{rs}^{m} \Gamma_{mt}^{p}.$$
(1.86)

В (1.85) левая часть является тензором и B_p есть произвольный ковариантный вектор; на основании теоремы о признаке тензора

заключаем, что R^p_{rst} является также тензором. Тензор R^p_{rst} , который носит название тензора Римана — Кристоффеля, составлен только из ковариантного метрического тензора g_{mn} и его производных до второго порядка включительно.

Опустим в (1.85) индекс ρ , тогда

$$R_{prst} = g_{pm}R_{.rst}^m = g_{pm}\frac{\partial}{\partial x^s}\Gamma_{rt}^m - g_{pm}\frac{\partial}{\partial x^t}\Gamma_{rs}^m + \Gamma_{rt}^m\Gamma_{p,ms} - \Gamma_{rs}^m\Gamma_{p,mt},$$

где

$$\begin{split} &\Gamma_{p,ms} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial g_{mp}}{\partial x^s} + \frac{\partial g_{ps}}{\partial x^m} - \frac{\partial g_{ms}}{\partial x^p} \right), \\ &\Gamma_{m,ps} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial g_{mp}}{\partial x^s} + \frac{\partial g_{ms}}{\partial x^p} - \frac{\partial g_{ps}}{\partial x^m} \right), \end{split}$$

отсюда

$$\frac{\partial g_{mp}}{\partial r^s} = \Gamma_{p,ms} + \Gamma_{m,ps}.$$

Учитывая, что

$$g_{pm} \frac{\partial}{\partial x^s} \Gamma_{rt}^m = \frac{\partial}{\partial x^s} (g_{pm} \Gamma_{rt}^m) - \Gamma_{rt}^m \frac{\partial g_{pm}}{\partial x^s} = \frac{\partial}{\partial x^s} \Gamma_{p,rt} - \Gamma_{rt}^m (\Gamma_{p,ms} + \Gamma_{m,ps}),$$

найдем

$$R_{prst} = \frac{\partial}{\partial x^{s}} \Gamma_{p,rt} - \frac{\partial}{\partial x^{t}} \Gamma_{p,rs} + \Gamma_{rs}^{m} \Gamma_{m,pt} - \Gamma_{rt}^{m} \Gamma_{m,ps}.$$

Введем под знаки производиых в последнем равенстве выраження $\Gamma_{p,ms}$ и учтем формулу (1.64). Тогда

$$R_{prst} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial^{2}g_{pt}}{\partial x^{s}\partial x^{r}} + \frac{\partial^{2}g_{rs}}{\partial x^{t}\partial x^{p}} - \frac{\partial^{2}g_{ps}}{\partial x^{t}\partial x^{r}} - \frac{\partial^{2}g_{rt}}{\partial x^{s}\partial x^{p}} \right) + g^{mn} \left(\Gamma_{m,rs} \Gamma_{n,pt} - \Gamma_{m,rt} \Gamma_{n,ps} \right).$$
(1.87)

Из последних формул непосредственно вытекают следующие свойства:

$$R_{prst} = -R_{rpst}, R_{ppst} = 0,$$

$$R_{prst} = -R_{prts}, R_{prtt} = 0.$$

$$R_{prst} = R_{stor}.$$
(1.88)

Равенства, находящиеся в первых двух строках, выражают антисимметричность тензора R_{prst} относительно каждой пары индексов p, r и s, t. Учитывая свойства (1.88), после подсчета получаем, что из 81 компонента тензора Римана — Кристоффеля остается только шесть независимых компонентов R_{1212} , R_{1313} , R_{2323} , R_{1213} , R_{2123} , R_{3132} .

Известно, что во все евклидово пространство можно ввести декартову систему координат. Так как в последней компоненты метрического тензора постоянны, а следовательно, символы Кристоффеля обращаются в нуль, то из формул (1.87) имеем

$$R_{ptst} = 0. ag{1.89}$$

Таким образом, условия (1.89) являются необходимыми услови-

ями евклидовости пространства.

Можно показать и обратное. Если тензор Римана — Кристоффеля во всех точках пространства обращается в нуль, то в этом пространстве можно выбрать такие координаты x^1, x^2, x^3 , чтобы квадратичная форма приняла вид $ds^2 = g_{ik}dx^ix^k$ с постоянными коэффициентами. Постоянство этих коэффициентов указывает на евклидовость пространства. Следовательно, равенство нулю тензора Римана — Кристоффеля является достаточным условием того, чтобы пространство было евклидовым.

Выше было показано, что в трехмерном пространстве тензор Римана — Кристоффеля имеет только шесть независимых компонентов. Следовательно, условия (1.89) могут быть заменены шестью

независимыми условиями вида

$$R_{prst} = 0 (prst = 1212, 1313, 2323, 1213, 2123, 3132)$$
 (1.90)

Таким образом, условия (1.90) являются необходимыми и достаточными условиями евклидовости пространства.

Выведем формулу Гаусса — Остроградского в криволинейной

системе координат.

Формула преобразования интеграла по объему в интеграл по поверхности в прямоугольной системе координат — формула Гаусса — Остроградского, — как хорошо известно, имеет вид

$$\int_{\tau} \frac{\partial a_k}{\partial x^k} d\tau = \int_{\omega} a_k l_k d\omega, \qquad (1.91)$$

где ω — замкнутая поверхность, ограничнвающая объем τ , l_k — направляющие косннусы внешней нормали к поверхности ω .

Возьмем теперь криволинейную систему координат x^k и пусть A^k обозначает контравариантный вектор, определяющий в системе координат x^k вектор a_k . Учитывая, что величина A_k является скаляром, будем иметь

 $A_{,k}^{k} = \frac{\partial a_{k}}{\partial x^{k}} \ . \tag{1.92}$

Обозначим через n_k ковариантные компоненты единичного вектора внешней нормали, составляющие которого в системе координат x_k равны l_k .

С другой стороны,

$$A_k n_k = a_k l_k. \tag{1.93}$$

Следовательно, нз (1.91), с учетом (1.92) и (1.93), получим

$$\int_{\tau} A_{,k}^{k} d\tau = \int_{\omega} A^{k} n_{k} d\omega. \tag{1.94}$$

В заключение рассмотрим ε — тензор. Пусть составляющие объекта e_{rst} изменяются по знаку, но не по абсолютному значению, при перемене мест двух индексов. При этом, очевидно, составляющие символа e_{rst} могут иметь следующие значения: 0, когда любые два индекса равны; +1, когда rst является четной перестановкой чисел 1, 2, 3, и —1, когда rst является нечетной перестановкой чисел 1, 2, 3.

Рассмотрим определитель $|a_s^r|$. Здесь верхний индекс означает строку, а нижний — столбец. Если определитель развернуть по столбцам, то он будет равен

$$|a_s'| = \pm a_1^l a_2^j a_3^k$$
.

Здесь суммирование производится по индексам i, j, k, которые образуют перестановки чисел 1, 2, 3, а знак плюс или минус ставится в соответствии с четностью или нечетностью перестановки этих чисел. На основании определения e — символов,

$$|a_{s}^{r}| = e_{lik}a_{1}^{i}a_{2}^{l}a_{3}^{k}$$

Рассмотрим сумму

$$e_{ijk}a^i_{\alpha}a^j_{\beta}a^k_{\gamma}$$
 (i, j, k, α , β , $\gamma=1$, 2, 3).

Учитывая, что индексы i, j, k являются индексами суммирования, будем иметь

$$e_{ljk}a_{a}^{l}a_{b}^{l}a_{1}^{k} = -e_{kjl}a_{a}^{l}a_{b}^{l}a_{1}^{k} = -e_{ljk}a_{1}^{l}a_{b}^{l}a_{a}^{k}.$$

Таким образом, перестановка индексов α и γ приводит к перемене знака. Это остается в силе и для других индексов. Следовательно, рассматриваемая сумма антисимметрична относительно индексов α , β , γ , τ . e.

$$e_{ijk}a_{\alpha}^{i}a_{\beta}^{j}a_{\gamma}^{k} = |a_{s}^{r}|e_{\alpha\beta\gamma}. \tag{1.95}$$

Если в формуле (1.95) положить $a_j^t = \frac{\partial x^t}{\partial \overline{x}^j}$ и учесть, что якобиан

$$\left|\frac{\partial x^{i}}{\partial x^{j}}\right|\neq 0$$
, то получим

$$\bar{e}_{ljk} = \left| \frac{\partial x^r}{\partial \bar{x}^s} \right|^{-1} e_{\alpha\beta\gamma} \frac{\partial x^\alpha}{\partial \bar{x}^l} \frac{\partial x^\beta}{\partial \bar{x}^j} \frac{\partial x^\gamma}{\partial \bar{x}^k} . \tag{1.96}$$

Введем новую координатную систему $y^t = y^t(\overline{x^1}, \overline{x^2}, \overline{x^3})$ и составим выражение $e_{ljk} \left| \frac{\partial x^r}{\partial y^{s^*}} \right|$. Тогда на основании формулы (1.96) получим

$$e_{ijk} \left| \frac{\partial x^r}{\partial y^s} \right| = \left| \frac{\partial \overline{x}^r}{\partial y^s} \right|^{-1} \overline{e}_{\alpha\beta\gamma} \frac{\partial \overline{x}^{\alpha}}{\partial y^i} \frac{\partial \overline{x}^{\beta}}{\partial y^j} \frac{\partial \overline{x}^{\gamma}}{\partial y^k} \left| \frac{\partial x^r}{\partial \overline{x}^{s}} \right| \left| \frac{\partial \overline{x}^r}{\partial y^s} \right|$$

или после сокращения на $\left| \frac{\partial x^r}{\partial y^s} \right| \neq 0$ будем иметь

$$e_{ijk} \left| \frac{\partial x^r}{\partial y^s} \right| = \overline{e}_{\alpha\beta\gamma} \left| \frac{\partial x^r}{\partial \overline{x}^s} \left| \frac{\partial \overline{x}^\alpha}{\partial y^i} \frac{\partial \overline{x}^\beta}{\partial y^j} \frac{\partial \overline{x}^\gamma}{\partial y^k} \frac{\partial \overline{x}^\gamma}{\partial y^k} \right| \right.$$

Отсюда на основании определения тензора величины $\left| e_{ijk} \right| \frac{\partial x^r}{\partial \overline{x^s}} \right|$

представляют тензор, его обозначают через візк.

Введем теперь три некомпланарных вектора A^i , B^j , C^k . Из определения смещанного произведения следует

$$\mathbf{A} \cdot (\mathbf{B} \times \mathbf{C}) = A^{l} \mathbf{e}_{i} (B^{j} \mathbf{e}_{j} \times C^{k} \mathbf{e}_{k}) = \left| \frac{\partial x^{l}}{\partial \bar{x}^{j}} \right| e_{ijk} A^{i} B^{j} C^{k} = \varepsilon_{ijk} A^{l} B^{j} C^{k}.$$
(1.97)

ТЕОРИЯ НАПРЯЖЕНИЙ

Первоначально Коши и Навье рассматривали твердое тело как систему материальных частиц. При этом каждую пару материальных частиц полагали связанной между собой силами взаимодействия, направленными по прямой, соединяющей их и линейио зависящими от расстояния между частицами. При том уровне, на ко-тором находилась физика в начале XIX столетия, описать таким способом упругие свойства реальных тел не удалось. В настоящее время существуют строгие физические теории, позволяющие определить упругне свойства кристаллов различного строения, отправляясь от рассмотрения сил взаимодействия между атомами в кристаллической решетке. Более простой путь, по которому следует современная теория упругости, состоит в том, чтобы рассматривать распределение вещества тела непрерывно по всему его объему; это позволяет перемещения материальных точек принимать за непрерывные функции координат.

Для вычисления силы взаимодействия между материальными частицами, расположенными по одну сторону от произвольной пло-щадки, мысленно выделенной внутри тела, и частицами, располо-женными по другую сторону этой площадки, оказалось целесообразным ввести понятие об осредненной силе взаимодействия между нимн.

Погрешность, получениая от указанной абстракции, может быть существенной в случае определення взаимных перемещений точек, первоначальные расстояния между которыми сравнимы с расстояниями между материальными частицами, и при определении силы, действующей на площадку, соизмеримую по величине с квадратом расстояния между материальными частицами.

При решении практических задач о деформации твердого тела эта абстракция не вносит ощутимых погрешностей, чем и оправдывается замена твердого тела непрерывной сплошной средой.

§ 7. Виды внешних сил

Различают два вида внешних сил, действующих на тело: 1. Поверхностные силы — это силы, которые возникают в точках поверхности тела.

Пусть на элемент $d\omega$ поверхности тела действует сила dP, тогда вектор

$$\frac{dP}{d\omega} = T_n \tag{2.1}$$

представляет собой силу, отнесенную к единице площади поверхности тела в точке M (рис. 1). Она называется интенсивностью поверхностной силы и размерность ее сила/длина².

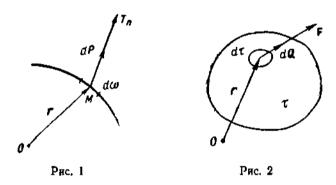
Главный вектор и главный момент поверхностных сил, приложенных ко всей поверхности ω, на основании их определения,

будут

$$V = \int_{\Omega} T_n d\omega, \qquad (2.2)$$

$$V = \int_{\omega} (r \times T_n) d\omega. \tag{2.3}$$

Здесь \int_{∞} — поверхностный интеграл; r — радиус-вектор точки приложения силы относительно произвольно выбранного начала координат.



Примером поверхностных сил может служить давление жидкостей или твердых тел, соприкасающихся с данным телом, давление света и др.

2. Массовые силы — это силы, которые действуют на элемент массы тела (рис. 2). Пусть на массу $dm = \rho d\tau$, заключающуюся в элементе объема $d\tau$ тела, действует сила dQ. Тогда вектор $F = \frac{dQ}{dm}$ представляет собой силу, отнесенную к единице массы в данной точке.

Рассматриваются также объемные силы F^* , которые определяются формулой

$$F^{\bullet} = \frac{\partial Q}{\partial \tau} = \rho \frac{\partial Q}{\partial m} = \rho F. \tag{2.4}$$

Главный вектор и главный момент объемных сил, приложенных ко всему объему au, будут

$$V = \int F \rho d\tau,$$
 (2.5)

$$L = \int (\mathbf{r} \times \mathbf{F}) \rho d\tau. \tag{2.6}$$

Здесь 🐧 — объемный интеграл.

Типичным примером массовых сил служат силы тяготения. Если ось x_3 направим вертикально вниз, то сила тяжести, отнесенная к единице объема, будет

 $F^* = i_3 \rho g. \tag{2.7}$

§ 8. Метод сечений. Вектор напряжения

В недеформированном теле расположение частиц соответствует состоянию его теплового равновесня. Если выделить из этого тела какой-нибудь объем, то все силы, действующие на него со стороны других частей, будут уравновешенными. Под действием же внешних сил расположение частиц в теле меняется, т. е. тело деформируется, в результате чего возникают внутренние силы. Для определения последних применяется так называемый метод сечений. Пусть имеем деформируемое тело, находящееся в равновесии под действием внешних сил. Мысленно рассечем его некоторой поверхностью тт на две части. Отброснв одну часть, заменим ее действие на оставленную распределенными по поверхности сечения внутренними силами связи между частицами тела, лежащими по обе стороны сечения (рис. 3). Теперь силы, действующие в точках поверхности сечения, могут быть отнесены к внешним поверхностным силам. Для равновесия оставшейся части эти силы должны быть выбраны так, чтобы с заданными силами, действующими на рассматриваемую часть тела, оин составляли уравновешенную систему сил. Обозначим через ΔV , ΔL соответственно главный вектор н главный момент сил, распределенных по элементу поверхности До сечения mm с нормалью n в точке M. Направление нормалн n κ элементу поверхности До будем считать положительным, если она направлена от оставшейся части к отброшениой.

Полагая, что в рассмотренной нами модели сплошной среды между ее частицами осуществляется только центральное воздействие, нмеем

$$\lim_{\Delta\omega\to0}\frac{\Delta L}{\Delta\omega}=0,\ \lim_{\Delta\omega\to0}\frac{\Delta V}{\Delta\omega}=T_{\pi}.$$

Вектор T_n называется вектором напряжения на элементе по-

верхности с нормалью n в точке M.

При рассмотрении модели среды, введенной Фойгтом в 1887 г., предполагается, что между ее частицами, помимо обычного центрального воздействия, осуществляется еще и вращательное. Тогда, кроме вектора напряжения T_n , будет существовать и вектор моментного напряжения M_n , равный

$$M_n = \lim_{\Delta\omega \to 0} \frac{\Delta L}{\Delta\omega} \neq 0.$$

На последней модели мы не останавливаемся.

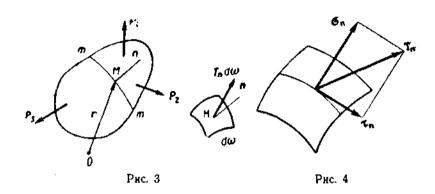
Размерность вектора напряжения, как это следует из его определения, будет сила/длина².

Вектор напряжения T_n может быть разложен на две состав-

ляющие:

1. Нормальная составляющая, направленная по нормали n, называется нормальным напряженнем и обозначается через σ_n .

2. Касательная составляющая, направленная по касательной к кривой пересечення плоскости, проходящей через T_n и n, с поверхностью сечения, называется касательным напряжением и обозначается через τ_n (рис. 4).



Нормальное напряжение принято считать положительным, если его направление совпадает с направлением внешней нормали к поверхности сечения в данной точке, и отрицательным — в противном случае.

Если направление вектора напряження T_n совпадает с нормалью к поверхности сечения в данной точке, то

$$T_n = \sigma_n \text{ if } \tau_n = 0.$$

В этом случае нормальное напряжение называется главным нормальным напряжением, а площадка, на которой действует это напряжение, — главной площадкой в данной точке.

Напряжение, отнесенное к поверхности элемента $d\omega$ с нормалью n, в недеформированном состоянии называется условным напряжением, а напряжение, отнесенное к поверхности элемента $d\omega'$ с нормалью n', в деформированном состоянии — истинным напряжением.

Пусть вектор напряжения T_n характеризует действие тела A на тело B, передающееся через элемент поверхности сечения с нормалью t, а напряжение T_{-n} характеризует действие тела B на тело A, передающееся через тот же элемент поверхности (рис. 5).

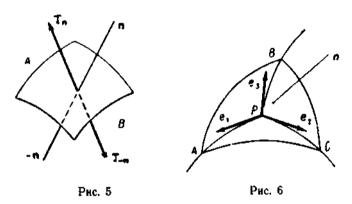
На основанни третьего закона Ньютона имеет место равенство

$$T_{-n} = -T_n. \tag{2.8}$$

Выберем в теле некоторую точку P и проведем через нее координатные линии произвольной криволинейной системы координат x^k .

Рассмотрим в точке P тетраэдр, мысленно выделенный из недеформированного тела тремя координатными поверхностями, определяемыми ковариантными базисными векторами e_k и поверхностью, внешней нормалью к которой служит некоторое направление n (n — единичный вектор), проходящее через ту же точку P(рис. 6).

Рассмотрим движение тетраэдра. Обозначим через $d\omega_1$, $d\omega_2$, $d\omega_3$ и $d\omega$ соответственно площади поверхностей *CPB*, *APC*, *APB*



н ABC. На указаиных поверхиостях, нормалями которых служат соответственно векторы взаимного базиса e^k и единичная нормаль n, действуют силы — $T_k d\omega_k$ (k=1, 2, 3) и $T_n d\omega$, где T_k и T_n векторы напряження в координатных площадках с нормалями e^k и n. Кроме того, массовая сила выделенного элемента равна $\rho(F-W)d\tau$ (эдесь W — ускорение; ρ — плотность материала недеформированной среды).

На основании принципа отвердевания и начала Даламбера

уравнение движения тетраэдра будет иметь вид

$$T_n d\omega - T_k d\omega_k - \rho (F - W) d\tau = 0. \tag{2.9}$$

Здесь во втором слагаемом суммирование ведется по индексу k от 1 до 3. Поскольку для тетраэдра сумма векторов площадей равна нулю, то

$$ndw = \frac{d\omega_k}{|e^k|} e^k. \tag{2.10}$$

Учитывая, что $e^{h} \cdot e^{h} = g^{hh}$ и $n = n_{h}e^{h}$ (n_{h} — ковариантные компоненты единичного вектора), вместо (2.10) будем иметь

$$n_k d \cdot e^k = \frac{d\omega_k}{\sqrt{g^{kk}}} e^k,$$

$$d\omega_{k} = \sqrt{g^{kk}} n_{k} d\omega$$
.

Подставим это в (2.9), тогда

$$T_n - T_k \sqrt{g^{kk}} n_k - \rho (F - W) \frac{d\tau}{d\omega} = 0.$$

Пусть при постоянном направлении n расстояние от точки P до поверхности ABC стремится к нулю. Принимая во внимание, что $\frac{d\tau}{d\omega} \to 0$, из последнего уравнения найдем

$$T_a = \sqrt{g^{kk}} T_k n_k. \tag{2.11}$$

Вектор напряжения T_h может быть представлен тремя составляющими по отношению к векторам ковариантного базиса e_m , τ . e.

$$\sqrt{g^{kk}}T_k = \sigma^{km}e_m. \tag{2.12}$$

Подставляя (2.12) в (2.11), получим

$$T_n = \sigma^{km} n_k e_m. \tag{2.13}$$

Учитывая, что $T_n = T_n^m e_m$, где T_n^m — контравариантные компоненты вектора напряжения, найдем

$$T_n^m = \sigma^{km} n_k. \tag{2.14}$$

В (2.13) двойное суммирование ведется по индексам k н m, а в (2.14) — одинарное суммирование по индексу k.

Формула (2.14) определяет контраварнантные компоненты вектора напряжения на площадке, заданной нормалью n, поэтому на основании теоремы о признаке тензора заключаем, что велнчины σ^{km} составляют контраварнантные компоненты тензора второго ранта. Тензор σ^{km} называется контравариантным тензором напряжений.

§ 10. Уравнения движения и равновесия в компонентах тензора напряжений

Известно, что для составлення уравнений движення абсолютно твердого тела необходимо и достаточно приравнять нулю главный вектор и главный момент действующих на него внешних сил и сил инерции.

Для того, чтобы составить уравнения движения деформируемого тела, необходимо и достаточно приравнять нулю главный вектор, главный момент сил и сил инерции, приложенных к каждой части тела, которую можно мыслению из него выделить.

Равенство нулю главного вектора, главного момента указанных сил налагает определенные условия (к нахождению которых мы переходим) на изменение компонентов тензора напряжений при переходе от одной точки тела к другой. В дальнейшем будем пред-

полагать, что компоненты тензора напряжений непрерывны и нмеют непрерывные частные производные во всех точках тела. Мысленно вырежем внутри тела некоторый произвольный объем τ , ограниченный достаточно гладкой поверхностью ω . Главный вектор и главный момент объемных сил $\rho F d\tau$, действующих на элемент объема $d\tau$, выделенного из объема τ , сил инерцин — $\rho W d\tau$, приложенных к этому элементу в случае динамической нагрузки, и поверхностных сил $T_n d\omega$, действующих на элемент $d\omega$, должны равняться нулю, τ . е.

$$\int_{a}^{b} \rho(\mathbf{F} - \mathbf{W}) d\tau + \int_{a}^{b} T_{\mathbf{v}} d\omega = 0.$$
 (2.15)

$$\int_{\tau} (\mathbf{r} \times \mathbf{p}(\mathbf{F} - \mathbf{W})) d\tau + \int_{\omega} (\mathbf{r} \times \mathbf{T}_n) d\omega = 0.$$
 (2.16)

Так как компонент силы $\rho(F-W)d\tau$ в направлении единичного вектора \mathbf{v} равен $\mathbf{v}\rho(F-W)d\tau$ и компонент силы $T_{\Lambda}d\omega$ в том же направлении равен $\mathbf{v}T_{\Lambda}d\omega$, вместо (2.15) можно написать

$$\int_{\mathbb{T}} p(F^m - W^m) \mathbf{v}_m d\tau - \int_{\mathbb{T}} T_n^m \mathbf{v}_m d\omega = 0.$$
 (2.17)

Учитывая (2.14) и формулу Гаусса — Остроградского (1.94), поверхностному интегралу в (2.17) придадим вид

$$\int\limits_{\omega} T_n^m \mathbf{v}_m d\omega = \int\limits_{\omega} \left(\mathbf{\sigma}^{km} \mathbf{v}_m \right) n_k d\omega = \int\limits_{\tau} \left(\mathbf{\sigma}^{km} \mathbf{v}_m \right),_k \ d\tau = \int\limits_{\tau} \mathbf{\sigma}_{,k}^{km} \mathbf{v}_m d\tau *. \quad (2.18)$$

Подставив это в (2.17), получим

$$\int_{\tau} \left(\rho (F^m - W^m) + \sigma_{,k}^{km} \right) \mathbf{v}_m d\tau = 0.$$

Отсюда в силу непрерывности подынтегральной функции, произвольности вектора v_m и объема τ следует, что подынтегральная функция должиа обращаться в нуль в каждой точке тела

$$\sigma_{,k}^{km} + \rho F^m = \rho W^m. \tag{2.19}$$

Если тело находится в равновесии, то ускорение элемента $d\tau$ будет равно нулю, и уравнение примет вид

$$\sigma_{b}^{km} + \rho F^{m} = 0.$$
 (2.20)

Здесь σ_{k}^{lm} — ковариантная производная тензора напряжений σ^{km} ; суммирование производится по индексу k от 1 до 3.

Уравнения (2.19) и (2.20), связывающие нэменение компонентов тензора напряжений с массовыми силами в любой точке внутри

$$\mathbf{v}_{m,k} = \frac{\partial \mathbf{v}_m}{\partial x^k} - \Gamma_{mk}^{\theta} \mathbf{v}_{\theta} = 0.$$

^{*} Для параллельного в области т векторного поля

тела, соответственно называются уравнениями движения и уравнениями равновесия дефомируемого тела в контраварнантной форме. Эти уравнения, в которые входят девять компонентов тензора напряжений, являются неоднородными уравнениями первого порядка в частных производных. В случае отсутствия массовых сил эти уравнения будут однородными.

Так как компонент момента $r \times \rho(F-W) d\tau$ в направлении единичного вектора v равен $v \cdot r \times \rho(F-W) d\tau$, компонент момента $r \times T_n d\omega$ в том же направлении равен $v \cdot r \times T_n d\omega$ и радиус-вектор точки r можно представить в внде $r = l^j e_j$, то с учетом формулы

(1.96) вместо (2.16) напишем

$$\int_{\tau} \varepsilon_{ijk} \rho(F^i - W^i) l^j v^k d\tau + \int_{\omega} \varepsilon_{ijk} T^i_n l^j v^k d\omega = 0.$$
 (2.20')

Принимая во винмание формулу (2.13) и формулу Гаусса — Остроградского (1.94), поверхностному интегралу в уравнении (2.20') придадим вид

$$\int_{\omega} \varepsilon_{ijk} l^{j} \mathbf{v}^{k} \mathbf{g}^{ml} n_{m} d\omega = \int_{\tau} (\varepsilon_{ijk} l^{j} \mathbf{v}^{k} \mathbf{g}^{mi})_{m} d\tau.$$

Так как $\epsilon_{ijk,m} = 0$ * и $v_{,m}^{k} = 0$, уравнение (2.20') запишем в внде

$$\int_{\tau} \varepsilon_{ljk} v^{k} \left[\rho \left(F^{l} - W^{l} \right) l^{l} + (\sigma^{mi} l^{l})_{,m} \right] d\tau = 0.$$

Так как $\sigma_{m}^{ml} + \rho F^{l} = \rho W^{l}$, поэтому

$$\int\limits_{\tau}\varepsilon_{ljk}\mathbf{v}^{k_{0}ml}l_{im}^{j}d\mathbf{\tau}=0.$$

На основании формулы $l_{,j}^{\alpha} = \delta_j^{\alpha} * *$, произвольности объема τ и иепрерывности подынтегральной функции имеем

$$e_{ijk}\sigma^{jl}v^k=0.$$

Заметив, что $\epsilon_{ijk} = -\epsilon_{jik}$, последнему соотношению придадим вид

$$\frac{1}{2} \, \varepsilon_{ijk} (\sigma^{fl} - \sigma^{lj}) \, \mathbf{v}^k = 0.$$

Развернув это выражение, будем иметь

$$(\sigma^{23} - \sigma^{32}) \mathbf{v}^1 + (\sigma^{31} - \sigma^{13}) \mathbf{v}^2 + (\sigma^{12} - \sigma^{21}) \mathbf{v}^3 = 0.$$

$$e_{j} = \frac{\partial r}{\partial x^{j}} = \frac{\partial}{\partial x^{j}} (l^{\alpha} e_{\alpha}) = \frac{\partial l^{\alpha}}{\partial x^{j}} e_{\alpha} + l^{\alpha} \frac{\partial e_{\alpha}}{\partial x^{j}} = \left(\frac{\partial l^{\alpha}}{\partial x^{j}} + \Gamma^{\alpha}_{\beta j} l^{\beta} \right) e_{\alpha} = l^{\alpha}_{,j} e_{\alpha}.$$

^{*} Так как ε_{ijk} в декартовой скстеме координат константа, то в этой системе координат $\varepsilon_{ijk,m} = 0$, что остается справедливым и для любой другой системы координат.

^{**} Данная формула вытекает из соотношенкя

 $a^{km} = a^{mk}$.

(2.21)

Таким образом, доказана симметричность тензора напряжений. Следовательно, тензор напряжений, характеризующий напряженное состояние в данной точке, определяется шестью независимыми компонентами.

§ 11. Условия на поверхности

В предыдущем параграфе было указано, что необходимым и достаточным условием равновесия деформируемого тела является равенство нулю главного вектора и главного момента сил, приложенных к каждой части тел, которую можно мысленно из него выделить. Это должно остаться в силе и для частей тела, имеющих общую с поверхностью тела поверхность. Будем считать, что компоненты тензора напряжений непрерывны вплоть до граннцы.

Условия равновесия бесконечно малого тетраэдра (см. рнс. 6), когда поверхность ABC совпадает с поверхностью тела, дают связь между тензором напряжений и внешними силами. Эта связь имеет вид (2.13) или (2.14) с той лишь разницей, что в этих формулах п будет внешней нормалью к поверхности тела в даиной точке. Эти условия называются поверхностными или граничными условиями.

Таким образом, из необходимого и достаточного условия равенства нулю главного вектора и главного момента сил, приложенных к каждой части тела, включая части тела, имеющие общую поверхность с поверхностью тела, вытекает, что шесть компонентов тензора напряжений должны удовлетворять внутри тела трем дифференциальным уравнениям (2.19) в случае динамической нагрузки или (2.20) — в случае статической нагрузки и трем поверхностным условиям (2.14).

Следует отметнть, что шесть компонентов тензора напряжений нз системы трех дифференциальных уравнений определяются неоднозначно. Каждое решение из бесконечного множества решений этой системы, удовлетворяющее трем граничным условиям, соответствует некоторому статически возможному напряженному состоянию.

Следовательно, под действием приложенных внешних сил может возникнуть бесчисленное множество статически возможных напряженных состояний. Таким образом, задача о нахождении напряженного состояния в теле является статически неопределимой.

Ниже (гл. V) будет показано, каким образом из бесконечного числа статически возможных напряженных состояний будет выделено реальное напряженное состояние.

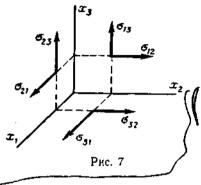
§ 12. Уравнения движения и равновесия в декартовой системе координат

Пусть x_k — оси декартовой прямоугольной системы координат, проведенные через некоторую точку нагруженного тела. Тогда ко-

вариантные и контравариантные компоненты вектора и тензора напряжений совпадут друг с другом и, в силу формул (1.55), (1.56), будут равны физическим компонентам, а формулы (2.14) примут вид

$$T_{nk} = \sigma_{mk} n_m. \tag{2.22}$$

Здесь T_{nk} — компоненты вектора напряжений T_n , действующего на площадке, проходящей через заданную точку тела, внешняя нормаль к которой составляет с осями координат углы (n, x_n) ; σ_{mk} —



компоненты аффинного ортогонального тензора напряжений, причем σ_{kk} (не суммировать) — нормальные к координатным площадкам напряжения; $\sigma_{mk}(m \neq k)$ — касательные напряжения.

Симметричность тензора напряжений выражает закон парности касательных напряжений: в любой точке тела на двух взаимно перпендикулярных площадках касательные напряжения перпендикулярны к линии пересечения площадок, рав-

ны по величние и направлены в противоположные стороны (рис. 7). Повернем оси ox_k вокруг начала кооординат, тогда в силу (1.13) будем иметь

$$\sigma_{rl}' = \sigma_{mk} \alpha_{rm} \alpha_{ik} \tag{2.23}$$

 $(a_{rm}$ — косинус угла между осями x_r и x_m).

Учитывая, что $\alpha^2_{rs}=1$, $\alpha_{rs}\alpha_{is}=0$ $(r\neq i)$, где суммирование ведется по индексу s, нз (2.23) получим

$$\sigma_{rr}^{'} = \sigma_{rr}^{}$$

Следовательно, сумма нормальных компонентов напряжений, действующих на три взаимно перпендикулярные площадки, не зависит от их ориентации в данной точке.

В декартовой прямоугольной системе координат, благодаря тому, что символы Кристоффеля обращаются в нуль и ковариантные компоненты вектора и тензора напряжений совпадают с физическими компонентами, уравнения движения (2.19) и равновесия (2.20), соответствению примут вид

$$\frac{\partial \sigma_{mk}}{\partial x_m} + \sigma F_k = \rho W_k, \qquad (2.24)$$

$$\frac{\partial \sigma_{mk}}{\partial x_m} + \rho F_k = 0. \tag{2.25}$$

Эти уравнения могут быть записаны и в следующем виде:

$$\operatorname{div} \mathbf{T}_{k} + \rho F_{k} = \rho \mathbf{W}_{k} \tag{2.26}$$

$$\operatorname{div} T_{k} + \rho F_{k} = 0 \tag{2.27}$$

в случае равновесия.

Здесь $T_k = i_{\tau}\sigma_{k\tau}$ — вектор напряжения на координатной площадке $x_k = \text{const.}$

§ 13. Уравнения движения и равновесия в цилиндрических и сферических координатах

Часто бывает удобно пользоваться уравнениями движения и равновесия в цилиндрической и сферической системах координат. Физические проекции силы ρF и ускорения W в цилиндрической

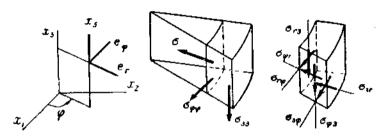


Рис. 8

системе координат соответственно обозначим через ρF_{τ} , ρF_{ϕ} , ρF_{3} и W_{τ} , W_{ϕ} , W_{3} , а физические проекции тензора напряжений в той же системе координат — через $\sigma_{r\tau}$, $\sigma_{\phi\phi}$, σ_{33} , $\sigma_{r\phi}$, σ_{r3} , $\sigma_{\phi3}$ (рис. 8).

На основании формул (1.49) и (1.50) с учетом того, что в цилиндрической системе координат компоненты ковариантного метрического тензора

$$g_{11} = H_1^2 = 1$$
, $g_{22} = H_2^2 = r^2$, $g_{33} = H_3^2 = 1$, $g_{12} = g_{23} = g_{31} = 0$,

имеем

$$\rho F^{1} = \rho F_{r}, \quad \rho F^{2} = \frac{1}{r} \rho F_{\varphi}, \quad \rho F^{3} = \rho F_{3}, \quad \sigma^{11} = \sigma_{rr}, \quad \sigma^{12} = \frac{1}{r} \sigma_{r\varphi},$$

$$\sigma^{13} = \sigma_{r3}, \quad \sigma^{23} = \frac{1}{r} \sigma_{\varphi_{3}}, \quad \sigma^{22} = \frac{1}{r^{2}} \sigma_{\varphi_{7}}, \quad \sigma^{33} = \sigma_{33}. \tag{2.28}$$

В силу (1.84)

$$\mathbf{d}_{,m}^{mk} = \frac{\partial \mathbf{d}^{mk}}{\partial \mathbf{x}^{m}} + \Gamma_{jm}^{m} \mathbf{d}^{jk} + \Gamma_{jm}^{k} \mathbf{d}^{mj}, \qquad (2.29)$$

откуда, при k=1, с учетом (2.28), будем иметь

$$\sigma_{,m}^{m1} = \frac{\partial \sigma_{rr}}{\partial r} + \frac{1}{r} \frac{\partial \sigma_{r\varphi}}{\partial \varphi} + \frac{\partial \sigma_{3r}}{\partial x_3} + (\Gamma_{j1}^1 + \Gamma_{j2}^2 + \Gamma_{j3}^3) \sigma^{j1} + \Gamma_{j1}^1 \sigma^{1j} + \Gamma_{j2}^1 \sigma^{2j} + \Gamma_{j3}^3 \sigma^{3j}.$$

Используя (1.64), найдем

$$\Gamma^{1}_{11} = \Gamma^{3}_{13} = \Gamma^{1}_{21} = \Gamma^{1}_{31} = \Gamma^{3}_{23} = \Gamma^{1}_{23} = \Gamma^{3}_{33} = 0,$$

$$\Gamma^{2}_{12} = \frac{1}{r}, \quad \Gamma^{1}_{22} = -r.$$

Тогда

$$\sigma_{,m}^{m1} = \frac{\partial \sigma_{rr}}{\partial r} + \frac{1}{r} \frac{\partial \sigma_{r\varphi}}{\partial q} + \frac{\partial \sigma_{3r}}{\partial x_3} + \frac{\sigma_{rr} - \sigma_{\varphi\varphi}}{r}.$$

Подставляя это равенство в (2.19), получим первое уравнение движения

$$\frac{\partial \sigma_{rr}}{\partial r} + \frac{1}{r} \frac{\partial \sigma_{r\varphi}}{\partial \varphi} + \frac{\partial \sigma_{3r}}{\partial x_3} + \frac{\sigma_{rr} - \sigma_{\varphi\varphi}}{r} + \rho F_r = \rho W_r. \tag{2.30}$$

Аналогично выводятся два других уравнения движения

$$\frac{\partial \sigma_{r\varphi}}{\partial r} + \frac{1}{r} \frac{\partial \sigma_{\varphi\varphi}}{\partial \varphi} + \frac{\partial \sigma_{\varphi3}}{\partial x_3} + \frac{2\sigma_{r\varphi}}{r} + \rho F_{\varphi} = \rho W_{\varphi},$$

$$\frac{\partial \sigma_{r3}}{\partial r} + \frac{1}{r} \frac{\partial \sigma_{\varphi3}}{\partial \varphi} + \frac{\partial \sigma_{33}}{\partial x_3} + \frac{\sigma_{r3}}{r} + \rho F_{3} = \rho W_{3}.$$

Физические проекции объемной силы и ускорення в сферической системе координат соответственно обозначим через ρF_r , ρF_{ϕ} , ρF_{ϕ} , и W_r , W_{ϕ} , W_{ϕ} , а физические проекции тензора напряжений в той же системе координат — через σ_{rr} , $\sigma_{\phi\phi}$, $\sigma_{\phi\phi}$, $\sigma_{\phi\phi}$, $\sigma_{\phi\tau}$ (рис. 9). В этой системе координат $g_{11} = H_1{}^2 = 1$; $g_{33} = H_2{}^2 = r^2$, $g_{22} = H_3{}^2 = r^2 \sin^2 \phi$, $g_{12} = g_{23} = g_{31} = 0$. Учитывая эти соотношения, из формул (1.49) и (1.50) найдем

$$\rho F^{1} = \rho F_{r}, \ \rho F^{2} = \frac{1}{r \sin \psi} \ \rho F_{\psi}; \ \rho F^{3} = \frac{1}{r} \rho F_{\psi}$$

$$W^{1} = W_{r}; \ W^{2} = \frac{W_{\psi}}{r \sin \psi}; \ W^{3} = \frac{1}{r} W_{\psi}$$

$$\sigma^{11} = \sigma_{rr}; \ \sigma^{22} = \frac{1}{r^{2} \sin^{2} \psi} \sigma_{\psi\psi}; \ \sigma^{33} = \frac{1}{r^{2}} \sigma_{\psi\psi}$$

$$\sigma^{12} = \frac{1}{r \sin \psi} \sigma_{r\psi}; \ \sigma^{23} = \frac{1}{r^{2} \sin \psi} \sigma_{\psi\psi}; \ \sigma^{31} = \frac{1}{r} \sigma_{\psi r}.$$

Из (2.19), (1.64) и (1.84) получим уравнения движения

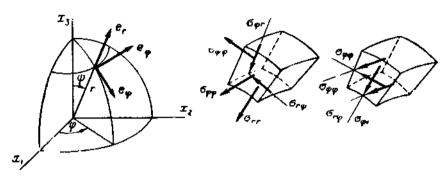
$$\frac{\partial \sigma_{rr}}{\partial r} + \frac{1}{r \sin \psi} \frac{\partial \sigma_{r\varphi}}{\partial \varphi} + \frac{1}{r} \frac{\partial \sigma_{r\psi}}{\partial \psi} + \frac{1}{r} (2\sigma_{rr} + \sigma_{r\psi} \operatorname{ctg} \psi - \sigma_{\varphi\varphi} - \sigma_{\psi\psi}) + \\ + \rho F_r = \rho W_r$$

$$\frac{\partial \sigma_{r\psi}}{\partial r} + \frac{1}{r \sin \psi} \frac{\partial \sigma_{\varphi\psi}}{\partial \varphi} + \frac{1}{r} \frac{\partial \sigma_{\psi\varphi}}{\partial \psi} + \frac{1}{r} [3\sigma_{r\psi} + (\sigma_{\varphi\varphi} - \sigma_{\varphi\varphi}) \operatorname{ctg} \psi] + (2.31)$$

$$+ \rho F_{\psi} = \rho W_{\phi}$$

$$\frac{\partial \sigma_{r\varphi}}{\partial r} + \frac{1}{r \sin \psi} \frac{\partial \sigma_{\varphi\varphi}}{\partial \varphi} + \frac{1}{r} \frac{\partial \sigma_{\varphi\psi}}{\partial \psi} + \frac{1}{r} (3\sigma_{r\varphi} + 2\sigma_{\varphi\psi} \cot \varphi) + \rho F_{\varphi} = \rho W_{\varphi}.$$

Если положить $W_r = W_\phi = W_3 = 0$ и $W_r = W_\phi = W_\phi = 0$ в уравнениях (2.30) и (2.31), то мы получим уравнения равновесия в компонентах тензора напряжений соответственно в цилиндрической и сферической системах координат.



PRC. 9

§ 14. Определение главных нормальных напряжений

Возьмем прямоугольную декартову систему координат ox_h . Направление, определяемое единичным вектором n с компонентами $n_k \Rightarrow \cos(n, x_h)$, называется главным направлением симметричного тензора напряжений σ_{rh} , если вектор $\sigma_{rk}n_k$ параллелен вектору n

$$\sigma_{rk}n_k = \sigma n_r$$

где **о** — скалярная величина.

Последнее соотношение залишем в виде

$$(\dot{\sigma}_{rk} - \sigma \delta_{rk}) \, \pi_k = 0. \tag{2.32}$$

Равенства (2.32) относительно n_k представляют линейную однородную систему трех уравнений. Условнем существования ненулевых решений является равенство нулю определителя, составленного из коэффициентов этой системы

$$\downarrow \sigma_{kr} - \sigma \delta_{kr} \mid = 0.$$
(2.33)

Докажем теперь, что все его кории вещественны; обозначим их через $\sigma_l(l=1,\ 2,\ 3)$. Предположим противное: пусть $\sigma_l=\alpha_l+i\beta_l$ н соответствующие значения $n_k=p_k+iq_k$; подставим это в (2.32). Если затем сравним действительную и мнимую части, то получим

$$(\sigma_{rk} - \alpha_l \delta_{rk}) p_k + \beta_l \delta_{rk} q_k = 0,$$

$$(\sigma_{rk} - \alpha_l \delta_{rk}) q_k - \beta_l \delta_{rk} p_k = 0.$$

Умножим первое равенство на q_r , а второе — на p_r и просуммируем по r от 1 до 3. Вычитая один результат из другого и учитывая симметричность σ_{rk} , δ_{rk} , получим

$$\beta_t(\delta_{rh}p_rp_k + \delta_{rh}q_rq_k) = 0. \tag{2.34}$$

Учитывая, что не все p_k , q_k равны нулю и каждое слагаемое внутри скобок (2.34) положительно, приходим к выводу, что $\beta_l=0$. Следовательно, корни уравнения (2.33) всегда действительны и соответствующие им значення $n_k{}^l$, будучи решеннями системы линейных уравнений с действительными коэффициентами (2.33), также будут действительными. Величины σ_l называются главными компонентами тензора напряжений, а $n_k{}^l$ являются их направляющими косинусами.

Предположим, σ_l , σ_p — два неравных кория, а n_r^l , n_r^p — соответствующие значения n_r , тогда из (2.32) найдем

$$(\sigma_{kr} - \sigma_l \delta_{kr}) n_r^l = 0, \qquad (2.35)$$

$$(\sigma_{\mathbf{k}r} - \sigma_{p} \delta_{\mathbf{k}r}) \pi_{r}^{p} = 0. \tag{2.36}$$

Здесь по индексам l и p суммирование не производится. Если умножим (2.35) на $n_k{}^p$, а (2.36) на $n_k{}^l$, то, вычитая одни результат из другого, а затем принимая во внимание симметричность σ_{kr} и δ_{kr} , получим

$$(\sigma_l - \sigma_n) \delta_{k\ell} n_\ell^I n_k^{\ell} = 0.$$

Так как $\sigma_l \neq \sigma_p$, то

$$n_k^l n_k^{\theta} = 0.$$

Таким образом, в этом случае главные направления тензора напряжений ортогональны и определяются едииственным образом. Если уравнение (2.33) имеет два одинаковых корня, например, $\sigma_1 = \sigma_2$, то направление \boldsymbol{n}^3 , соответствующее третьему главному направлению, будет перпендикулярно плоскости \boldsymbol{n}^1 , \boldsymbol{n}^2 .

Следовательно, любые два взаимио ортогональные направления, лежащие в плоскости, перпендикулярной к n^3 , могут быть приняты за соответствующие главные направления. Если, наконец, все три главные напряжения равны между собой, то любые ортогональные направления можно принять за главные.

Теперь кубическое уравнение (2.33) запишем в виде

$$\sigma^3 - I_1 \sigma^2 + I_2 \sigma - I_3 = 0. \tag{2.37}$$

По свойству корней кубического уравнения соотношения между корнями и коэффициентами имеют следующий вид:

$$\begin{split} I_1 &= \sigma_1 + \sigma_2 + \sigma_3, \\ I_2 &= \begin{vmatrix} \sigma_2 & 0 \\ 0 & \sigma_3 \end{vmatrix} + \begin{vmatrix} \sigma_1 & 0 \\ 0 & \sigma_3 \end{vmatrix} + \begin{vmatrix} \sigma_1 & 0 \\ 0 & \sigma_2 \end{vmatrix} = \sigma_1 \sigma_2 + \sigma_1 \sigma_3 + \sigma_2 \sigma_3, \end{split}$$

$$I_3 = \begin{vmatrix} \mathbf{a}_1 & 0 & 0 \\ 0 & \mathbf{a}_2 & 0 \\ 0 & 0 & \mathbf{a}_3 \end{vmatrix} = \mathbf{a}_1 \mathbf{a}_2 \mathbf{a}_3.$$

Возьмем матрицу \overline{C} в виде

$$\overline{C} = \|\overline{c}_j^i\| = \|\overline{c}\delta_j^i - \overline{c}_j^i\|.$$

Определитель этой матрицы представляет собой левую часть уравнения (2.33), записанную в произвольной криволинейной системе координат \bar{x}^k .

Рассмотрим непрерывные взаимно-однозначные преобразования координат $\bar{x}^k = \bar{x}^k$ (x^1 , x^2 , x^3). Согласно преобразованию смешанных тензоров (1.12) мы имеем

$$c_j^l = \overline{c}_q^p \frac{\partial \overline{x}^q}{\partial x^j} \frac{\partial x^i}{\partial \overline{x}^p}.$$

Введем здесь обозначения

$$\frac{\partial \overline{x}^q}{\partial x^j} = a^q; \quad \frac{\partial x^i}{\partial \overline{x}^p} = b^i_p,$$

тогда

$$C = ||c_j^l|| = ||\overline{c_q^p}b_p^la_j^q|| = ||\overline{c_q^p}|| ||b_p^l|| a_j^q|| = B\overline{C}B^{-1}.$$

Отсюда заключаем, что детерминанты матриц C и \bar{C} равны. Таким образом, уравнение

$$|\sigma \delta_j^l - \sigma_j^i| = 0 \tag{2.38}$$

инварнантно относительно выбора системы координат и корни его всегда определяют главные компоненты тензора напряжений. Следовательно, коэффициенты уравнения (2.37) являются инвариантами относительно преобразования координат, так как они полностью определяются корнями, т. е. главными значениями тензора напряжений. Раскрывая (2.38), получим формулы для инвариантов

$$\begin{split} I_1 &= \sigma_1 + \sigma_2 + \sigma_3 = \sigma_\alpha^\alpha \\ I_2 &= \sigma_1 \sigma_2 + \sigma_2 \sigma_3 + \sigma_3 \sigma_1 = \frac{1}{2} \left[(\sigma_\alpha^\alpha)^2 - \sigma_\beta^\alpha \sigma_\alpha^\beta \right] \\ I_3 &= \sigma_1 \sigma_2 \sigma_3 = |\sigma_\alpha^\beta|. \end{split}$$

Если координатные оси совместить с главными направлениями тензора напряжений, то в этой системе координат компоненты σ_{kr} ($k \neq r$) обратятся в нулю; остаются лишь действующие на этих площадках нормальные напряжения σ_k .

ТЕОРИЯ ДЕФОРМАЦИЙ

§ 15. Тензор конечной деформации

Рассмотрим непрерывную среду S, в которой выбрана криволинейная система координат x^r (r=1, 2, 3). Если совокупность некоторых функций координат определяет удлинение любого бесконечно малого прямолинейного материального отрезка, проходящего

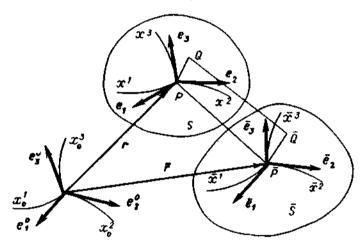


Рис. 10

через заданную точку, то будем говорить, что эти функции определяют деформацию окрестности этой точки.

Пусть координатные линии, выбранные в среде в ее начальной конфигурации, состоят из материальных точек той же среды. Будем считать, что в процессе деформирования координатные линии продолжают состоять из тех же материальных точек. В результате деформации данная система координат $Px^1x^2x^3$ с ковариантными базисными векторами e_k , искажаясь непрерывно вместе со средой, в одной из последующих конфигураций S примет некоторое положение. Конфигурация S может быть принята в качестве новой системы координат $Px^1x^2x^3$ с базисными векторами e_k . В качестве системы отсчета, в которой определено перемещение, возьмем систему координат $ox_0^1x_0^2x_0^3$ с векторами базиса e_k ° (рис. 10). Систему $ox_0^1x_0^2x_0^3$ можно выбрать по усмотрению, а из систем координат

 x^r и \tilde{x}^r произвольно можно выбрать только одну: если выбрана система x^r , то система \tilde{x}^r определится деформацией и наоборот.

Согласно формуле (1.27) для квадратов линейных элементов конфигураций S и S соответственно имеем

$$ds^2 = g_{nk} dx^n dx^k, \ d\bar{s}^2 = \hat{g}_{nk} d\bar{x}^n d\bar{x}^k. \tag{3.1}$$

Здесь g_{nk} , \hat{g}_{nk} — ковариантные метрические тенэоры соответственно в S и S; dx^n — компоненты бесконечно малого вектора PQ, определяющего положение точки Q относительно точки P, а $d\bar{x}^n$ — компоненты вектора $P\bar{Q}$ (см. рис. 10), который в силу непрерывностн является бесконечно малым.

Деформированное состояние тела определяется разностью

$$d\vec{s}^2 - ds^2 = \hat{g}_{nk} d\vec{x}^n d\vec{x}^k - g_{nk} dx^n dx^k.$$

На основании (1.6) этой разности придадим вид

$$d\tilde{s}^2 - ds^2 = 2\varepsilon_{nk}dx^n dx^k, \tag{3.2}$$

где

$$\varepsilon_{nk} = \frac{1}{2} (\widetilde{g}_{nk} - g_{nk}), \tag{3.3}$$

в свою очередь,

$$\vec{g}_{nk} = \hat{g}_{lm} \frac{\partial \vec{x}^l}{\partial x^n} \frac{\partial \vec{x}^m}{\partial x^k}.$$
 (3.4)

Иэ (3.2) видно, что ε_{nh} являются компонентами симметричного коварнантного тензора второго ранга, который называется теизором деформации. Когда все $\varepsilon_{nh}=0$ для всех точек, то $d\ddot{s}=ds$ и тело не деформируется. Относительное удличение линейного элемента ds_n вдоль координатной линии x^n , по определению, равно

$$e_n = \frac{d\vec{s}_n - ds_n}{ds_n} \ . \tag{3.5}$$

Согласно формулам (1.40)

$$d\overline{s}_{n} = \sqrt{\overline{g}_{nn}} dx^{n}, \ ds_{n} = \sqrt{\overline{g}_{nn}} dx^{n}. \tag{3.6}$$

Учитывая (3.6) в (3.5), получим

$$e_n = \frac{d\overline{s}_n - ds_n}{ds_n} = \sqrt{\frac{\overline{g}_{nn}}{g_{nn}}} - 1.$$

Отсюда, используя (3.3), найдем

$$e_n = \sqrt{1 + \frac{2\varepsilon_{nn}}{g_{nn}}} - 1. \tag{3.7}$$

Здесь по индексу n суммирование не производится; корень взят со знаком плюс, так как при $\varepsilon_{nn} = 0$ относительное удлинение равно нулю.

Косинус угла $\overline{\theta}_{nh}$ между двумя линейными элементами $d\overline{s}_n$ и $d\overline{s}_h$, которые до деформации были направлены вдоль координатных линий x^n и x^k , согласно формулам (1.54), (1.6) и (3.6) определится по формуле

$$\cos \overline{\theta}_{nk} = \frac{\widehat{g}_{nk} d\overline{x}^n d\overline{x}^k}{d\overline{s}_n d\overline{s}_k} = \frac{\widehat{g}_{ij} \frac{\partial \overline{x}^i}{\partial x^n} \frac{\partial \overline{x}^j}{\partial x^k} dx^n dx^k}{\sqrt{\overline{g}_{nn} \overline{g}_{kk}} dx^n dx^k}.$$

В силу (3.4) этой формуле придадим вид

$$\cos \bar{\theta}_{nk} = \frac{\bar{g}_{nk}}{\sqrt{\bar{g}_{nn}g_{nk}}}.$$

Определив из (3.3) g_{nk} и подставив в последнюю формулу, найдем

$$\cos \overline{\theta}_{nk} = \frac{g_{nk} + 2\varepsilon_{nk}}{\sqrt{(g_{nn} + 2\varepsilon_{nn})(g_{kk} + 2\varepsilon_{kk})}} . \tag{3.8}$$

Формулы (3.7) и (3.8) показывают, что шесть компонентов тензора деформаций, определяемые формулами (3.3), позволяют полностью вычислить удлинения вдоль координатных линий, исходящих из некоторой точки тела, и угол между двумя линейными элементами после деформации, которые до деформации были направлены вдоль координатных линий x^k . Так как угол между координатными линиями до деформации известеи, то определится и иэменение этого угла.

Теперь через компоненты вектора перемещения **и** определим компоненты теизора деформации ε_{nk} . Из рис. 10 видно, что

$$\overline{r} = r + u. \tag{3.9}$$

Пусть e_n , e_n являются соответственно базисными векторами, тогда на основании (1.26)

$$e_k = \frac{\partial r}{\partial x^k}, \ \tilde{e_k} = \frac{\partial \tilde{r}}{\partial \tilde{x}^k}.$$
 (3.10)

Из векторного уравнения (3.9) следует

$$\frac{\partial \overline{r}}{\partial x^k} = \frac{\partial r}{\partial x^k} + \frac{\partial u}{\partial x^k}.$$

Подставляя (3.10) в последние соотношения, будем иметь

$$\overline{e}_m \frac{\partial \overline{x}^m}{\partial x^k} = e_k + \frac{\partial u}{\partial x^k}. \tag{3.11}$$

Так как для конфигурации S и \overline{S} соответственно-

$$g_{nk} = \boldsymbol{e}_n \cdot \boldsymbol{e}_k, \ \hat{g}_{nk} = \tilde{\boldsymbol{e}}_n \cdot \tilde{\boldsymbol{e}}_k,$$

то на основании правил скалярного умножения и формул (3.4), (3.11) найдем

$$\overline{g}_{nk} = \left(e_n + \frac{\partial u}{\partial x^n}\right) \left(e_k + \frac{\partial u}{\partial x^k}\right) = g_{nk} + e_n \cdot \frac{\partial u}{\partial x^k} + e_k \cdot \frac{\partial u}{\partial x^n} + \frac{\partial u}{\partial x^n} \cdot \frac{\partial u}{\partial x^k} .$$
(3.12)

Подставив (3.12) в (3.3), получим

$$\varepsilon_{nk} = \frac{1}{2} \left(e_n \cdot \frac{\partial u}{\partial x^k} + e_k \cdot \frac{\partial u}{\partial x^n} + \frac{\partial u}{\partial x^n} \cdot \frac{\partial u}{\partial x^k} \right). \tag{3.13}$$

Относительно системы координат x^{α} вектор u представим в виде

$$\mathbf{u} = u^{\alpha} \mathbf{e}_{\alpha}, \quad \mathbf{u} = u_{\alpha} \mathbf{e}^{\alpha}, \tag{3.14}$$

здесь суммирование производится по индексу а. Тогда, учитывая (1.57), (1.79), (1.65) и (1.80), найдем

$$\frac{\partial u}{\partial x^n} = u_{,n}^{\alpha} e_{\alpha}, \quad \frac{\partial u}{\partial x^k} = u_{\alpha,k} e^{\alpha}, \tag{3.15}$$

где $u_{,n}^{\alpha}$, $u_{\alpha,k}$ есть коварнантные производные соответственно контраварнантного и ковариантного векторов, равные

$$u_{,n}^{\alpha} = \frac{\partial u^{\alpha}}{\partial x^{n}} + \Gamma_{nm}^{\alpha} u^{m}, \quad u_{\alpha,k} = \frac{\partial u_{\alpha}}{\partial x^{k}} - \Gamma_{\alpha k}^{m} u_{m}. \tag{3.16}$$

Следует отметить, что здесь символы Кристоффеля должны быть вычислены по метрическим тензорам для конфигурации S.

Подставляя (3.15) в (3.13) окончательно будем иметь

$$\varepsilon_{nk} = \frac{1}{2} (u_{n,k} + u_{k,n} + u_{\alpha,k} u_{n}^{\alpha}). \tag{3.17}$$

По формулам (3.17) при помощи ковариантных производных ковариантных и контравариантных компонентов вектора перемещення μ в системе направлений базисных векторов e^{α} и e_{α} вычисляются компоненты тензора деформации.

§ 16. Тензор малой деформации

Если деформации (удлинения и сдвиги), а также углы поворота малы по сравнению с единицей и имеют одинаковый порядок малости (что имеет место при рассмотрении деформации тел, все размеры которых сравнимы друг с другом по величине), то в общей формуле (3.17) можно отбросить, как малые величины, нелинейные слагаемые. В этом случае тензор деформаций называется тензором малой деформации и обозначается через e_{nk} . Следовательно,

$$e_{nk} = \frac{1}{2} (u_{n,k} + u_{k,n}). \tag{3.18}$$

Материалы, применяющиеся в технике, за исключением таких, как резина, некоторые пластмассы и др., сохраняют упругость только при весьма малых удлинениях и сдвигах. Отсюда ясна практическая важность тензора малой деформации.

Пусть Q — точка, близкая к точке \vec{P} , а \vec{Q} — ее положение после перемещения. На рис. 10 $P\vec{P}=\vec{u}$ н $Q\vec{Q}=\vec{u}_1$ представляют собой со-

ответственно перемещения точек P и Q.

Разлагая u_1 в ряд в точке P и пренебрегая членами высших порядков малости относительно dx^n (dx^n — контравариантные компоненты вектора PQ), будем иметь

$$\boldsymbol{u}_{1}(Q) = \boldsymbol{u}(P) + \frac{\partial \boldsymbol{u}(P)}{\partial x^{n}} dx^{n} = \boldsymbol{u}(P) + \frac{\partial}{\partial x^{n}} (u^{n}\boldsymbol{e}_{k}) dx^{n}.$$

Из последнего соотношения найдем перемещение d ${m u}$ точки Q относительно точки P

$$du = u_{,a}^{h} e_{h} dx^{n}.$$

Представив $d\mathbf{u} = du_h e^h$ и умножив скалярно обе части приведенного выше равенства на e_m , получим

$$du_k = u_{k,n} dx^n, (3.19)$$

где $u_{k,n}$ — ковариантная производная в точке P.

Введя обозначения

$$\begin{split} e_{kn} &= \frac{1}{2} (u_{k,n} + u_{n,k}), \\ \omega_{kn} &= \frac{1}{2} (u_{k,n} - u_{n,k}), \end{split} \tag{3.20}$$

вместо (3.19) будем иметь

$$du_{k} = (e_{kn} + \omega_{kn}) dx^{n}.$$

Из формулы (3.20) заключаем, что ω_{kn} — антисимметричный тензор, называемый тензором вращения. Перемещение типа $e_{kn}dx^n$ возникает вследствие деформации окрестности точки P, тогда как перемещение типа $\omega_{kn}dx^n$ возникает вследствие вращения окрестности точки P как абсолютно твердого тела вокруг нее.

§ 17. Уравнения совместности деформаций

Компоненты тензора деформаций, как это явствует на (3.17) или (3.18), не являются независимыми, они должны удовлетворять некоторым условиям. Эти условия могут быть получены в предположении, что тело в недеформированной конфигурации находится в евклидовом пространстве и продолжает оставаться в нем в процессе деформирования. Как известно, необходимое и достаточное для этого условие состоит в том, что тензор Римана — Кристоффеля как для недеформированного состояния S, так и для деформиро-

ванного состояния 5 должен равняться нулю, т. е.

$$R_{mnoq} = 0$$
, $\overline{R}_{mnoq} = 0$

или

$$\overline{R}_{mnpq} - R_{mnpq} = 0. ag{3.21}$$

Подставляя выражения компонентов тензора Римана — Кристоффеля (1.87) в (3.21), получим

$$\frac{1}{2} \left(\frac{\partial^{2} \overline{g}_{mq}}{\partial x^{n} \partial x^{p}} + \frac{\partial^{2} \overline{g}_{np}}{\partial x^{m} \partial x^{q}} - \frac{\partial^{2} \overline{g}_{mp}}{\partial x^{n} \partial x^{q}} - \frac{\partial^{2} \overline{g}_{nq}}{\partial x^{m} \partial x^{p}} \right) + \overline{g}^{ij} \left(\overline{\Gamma}_{i,np} \overline{\Gamma}_{j,mq} - \overline{\Gamma}_{j,mq} \overline{\Gamma}_{j,mp} \right) - \frac{1}{2} \left(\frac{\partial^{2} g_{mq}}{\partial x^{n} \partial x^{p}} + \frac{\partial^{2} g_{np}}{\partial x^{m} \partial x^{q}} - \frac{\partial^{2} g_{mp}}{\partial x^{n} \partial x^{q}} - \frac{\partial^{2} g_{nq}}{\partial x^{m} \partial x^{p}} \right) - g^{ij} \left(\Gamma_{i,np} \Gamma_{j,mq} - \Gamma_{i,nq} \Gamma_{j,mp} \right) = 0.$$
(3.22)

Учитывая здесь (3.3) и то, что тензор Римана — Кристоффеля имеет только щесть незавнсимых компонентов R_{1212} , R_{1313} , R_{2323} , R_{1213} , R_{2123} , R_{3132} , из (3.22) получим шесть независимых уравнений

$$\frac{\partial^{2} \epsilon_{mq}}{\partial x^{n} \partial x^{p}} + \frac{\partial^{2} \epsilon_{np}}{\partial x^{m} \partial x^{q}} - \frac{\partial^{2} \epsilon_{nq}}{\partial x^{m} \partial x^{p}} - \frac{\partial^{2} \epsilon_{mp}}{\partial x^{n} \partial x^{q}} - 2 \epsilon_{rs} \left(\Gamma_{qm}^{r} \Gamma_{pn}^{s} - \Gamma_{mp}^{r} \Gamma_{qn}^{s} \right) + \\
+ 2 \Gamma_{np}^{r} \epsilon_{mqr} + 2 \Gamma_{qm}^{r} \epsilon_{npr} - 2 \Gamma_{nq}^{r} \epsilon_{mpr} - 2 \Gamma_{mp}^{r} \epsilon_{nqr} = 0, \quad (3.23)$$

где

$$\varepsilon_{n\rho r} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial \varepsilon_{\rho r}}{\partial x^n} + \frac{\partial \varepsilon_{rn}}{\partial x^\rho} - \frac{\partial \varepsilon_{n\rho}}{\partial x^r} \right),$$

mnpq: 1212, 1313, 2323, 1213, 2123, 3132.

Эти уравнения указывают на то, что компоненты тензора деформаций вик зависимы. Уравнения, которым должны удовлетворять компоненты тензора деформаций ε_{nh} , являются необходимыми и достаточными условиями того, что конфигурации S и В принадлежат евклидову пространству.

§ 18. Тензор деформаций в декартовой системе координат

В декартовой системе координат коварнантиые и контравариантные векторы совпадают друг с другом; совпадают также ковариантные производные с обычными производными, так как в этом случае метрический тензор постоянен, следовательно, Кристоффеля равиы нулю.

Таким образом, согласно (3.17) в декартовой системе координат x_k компоненты тензора конечной деформации определяются по фор-

мулам

$$\epsilon_{nh} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_n}{\partial x_k} + \frac{\partial u_k}{\partial x_n} + \frac{\partial u_\alpha}{\partial x_k} \frac{\partial u_\alpha}{\partial x_n} \right). \tag{3.24}$$

Учитывая, что в случае декартовой ортогональной системы координат $g_{nn} = 1$ и $g_{nk} = 0$, формулы (3.7) и (3.8) примут вид

$$e_n = \sqrt{1 + 2\varepsilon_{nn}} - 1, \quad \cos\overline{\theta}_{nk} = \frac{2\varepsilon_{kn}}{\sqrt{1 + 2\varepsilon_{nn}(1 + 2\varepsilon_{kk})}}. \quad (3.25)$$

По этим формулам вычисляются относительные удлинения линейных элементов, исходящих из некоторой точки среды параллельно осям декартовой прямоугольной системы, и углы, образованные между этими линейными элементами после деформации.

Согласно (3.17) или (3.24) в декартовой прямоугольной системе

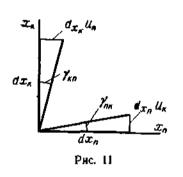
координат ха компонентами малой деформации будут

$$e_{kn} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_n}{\partial x_k} + \frac{\partial u_k}{\partial x_n} \right). \tag{3.26}$$

Если рассматривается малая деформация, то из (3.25) будем иметь

$$e_n = 1 + \frac{1}{2}(2\varepsilon_{nn}) - \cdots - 1 \cong e_{nn},$$

$$\cos \overline{\theta}_{kn} = 2\epsilon_{kn} \left\{ 1 - \frac{1}{2} 2(\epsilon_{nn} + \epsilon_{kk} + 2\epsilon_{nn}\epsilon_{kk}) + \cdots \right\} \cong 2e_{kn}.$$



Таким образом, из $e_n = e_{nn}$ следует, что величины e_{nn} суть относительные удлинения линейных элементов, которые до деформации были параллельны соответствующим осям декартовой прямоугольной системы координат. Величины $2e_{kn}$ представляют собой косинусы углов, образующихся после деформации между двумя линейными элементами, которые до деформации были параллельны осям координат.

Имеем

$$\cos \vec{\theta}_{kn} = \cos \left[90^{\circ} - (\gamma_{kn} + \gamma_{nk})\right] = \sin \left(\gamma_{nk} + \gamma_{kn}\right) \cong \gamma_{kn} + \gamma_{nk}.$$

Здесь γ_{kn} — угол поворота к оси ox_n линейного элемента, параллельного оси ox_k и равного $\frac{\partial u_n}{\partial x_k}$; γ_{nk} — угол поворота к оси ox_k

линейного элемента, параллельного оси ox_n и равного $\frac{\partial u_k}{\partial x_n}$ (рис. 11). Значит, $2e_{kn}$ представляет собой изменение угла между двумя

линейными элементами, параллельными осям охn и охk $(k \neq n)$.

В декартовой системе координат компоненты тензора вращения

$$\omega_{kn} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_k}{\partial x_n} - \frac{\partial u_n}{\partial x_k} \right). \tag{3.27}$$

Повернем оси ox_h декартовой прямоугольной системы координат, новые оси обозначим через ox_h . Учитывая, что e_{hn} есть тензор, на

основании (1.13) имеем $e_{kn}'=e_{mr}\alpha_{mk}\alpha_{rn}$, откуда $e_{kk}'=e_{kk}$, т. е. сумма относительных удлинений в трех взаимно ортогональных направлениях, исходящих из одной точки тела, не зависит от их ориентации в данной точке.

§ 19. Компоненты тензоров малой деформации и вращения в цилиндрических и сферических координатах

Физические проекции вектора перемещения μ в цилиндрической системе координат (r, φ, x_3) обозначим через u_r , u_{φ} , u_3 , а физические компоненты тензора деформации — через e_{rr} , $e_{\varphi\varphi}$, e_{33} , $e_{r\varphi}$, $e_{\varphi3}$, e_{37} . При помощи формул (1.49) и (1.50) находим

$$u_1 = u_r$$
, $u_2 = ru_{\varphi}$, $u_3 = u_3$,
 $e_{11} = e_{rr}$, $e_{22} = r^2 e_{\varphi \varphi}$, $e_{33} = e_{33}$, (3.28)
 $e_{12} = re_{r\varphi}$, $e_{23} = re_{\varphi 3}$, $e_{31} = e_{3r}$.

Согласно (3.20) и (3.28) для шести независимых компонентов тензора малой деформации и тензора вращения будем иметь

$$e_{rr} = \frac{\partial a_r}{\partial r}, \quad e_{\varphi r} = \frac{1}{r} \frac{\partial u_{\varphi}}{\partial \varphi} + \frac{u_r}{r}, \quad e_{33} = \frac{\partial u_3}{\partial x_3},$$

$$e_{r\varphi} = \frac{1}{2} \left(\frac{1}{r} \frac{\partial u_r}{\partial \varphi} + \frac{\partial u_{\varphi}}{\partial r} - \frac{u_{\varphi}}{r} \right), \qquad (3.29)$$

$$e_{\varphi 3} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_{\varphi}}{\partial x_3} + \frac{1}{r} \frac{\partial u_3}{\partial \varphi} \right),$$

$$e_{3r} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_3}{\partial r} + \frac{\partial u_r}{\partial x_3} \right),$$

$$\omega_{r\varphi} = \omega_3 = \frac{1}{2r} \left(\frac{\partial}{\partial r} (ru_{\varphi}) - \frac{\partial u_r}{\partial \varphi} \right),$$

$$\omega_{\varphi 3} = \omega_r = \frac{1}{2r} \left(\frac{\partial u_3}{\partial \varphi} - r \frac{\partial u_{\varphi}}{\partial x_3} \right), \qquad (3.30)$$

$$\omega_{3r} = \omega_{\varphi} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_r}{\partial x_2} - \frac{\partial u_3}{\partial r} \right).$$

В формулах (3.30) введены сокращенные обозначения $\omega_{r_0} = \omega_3$, $\omega_{r_3} = \omega_r$, $\omega_{3r} = \omega_{\varphi}$.

Допустим, что $u_3 = 0$, а u_{φ} и u_r не зависят от координаты x_3 ; тогда из формул (3.29), (3.30) найдем

$$e_{rr} = \frac{\partial u_r}{\partial r}; \quad e_{rr} = \frac{1}{r} \frac{\partial u_r}{\partial r} + \frac{u_r}{r},$$

$$e_{r\varphi} = \frac{1}{2} \left(\frac{1}{r} \frac{\partial u_r}{\partial \varphi} + \frac{\partial u_{\varphi}}{\partial r} - \frac{u_{\varphi}}{r} \right). \tag{3.31}$$

$$\omega_{r\varphi} = \omega_3 = \frac{1}{2r} \left(\frac{\partial}{\partial r} \left(r u_{\varphi} \right) - \frac{\partial u_r}{\partial \varphi} \right).$$

Эти формулы определяют три компонента тензора деформаций в случае так называемой плоской деформации относительно плоскости го в полярных координатах.

В сферической системе координат (r, φ, ψ) физические компоненты вектора перемещения u обозначим через u_r , u_{φ} , u_{ψ} , а физические компоненты тензора деформации в той же системе координат— через e_{rr} , $e_{\varphi\varphi}$, $e_{\psi\psi}$, $e_{r\varphi}$, $e_{\varphi\psi}$, $e_{\psi r}$. Согласно формулам (1.49) и (1.50) имеем

$$u_{1} = u_{r}, \quad u_{2} = ru_{\varphi}, \quad u_{3} = r\sin\psi u_{\varphi},$$

$$e_{d1} = e_{rr}, \quad e_{22} = r^{2}e_{\varphi\varphi}, \quad e_{33} = r^{2}\sin^{2}\psi e_{\psi\psi},$$

$$e_{12} = re_{r\varphi}, \quad e_{23} = r^{2}\sin\psi e_{\varphi\psi}, \quad e_{31} = r\sin\psi e_{\psi r}.$$
(3.32)

Подставляя (3.32) в (3.20), найдем

$$e_{rr} = \frac{\partial u_r}{\partial r} ,$$

$$e_{\varphi\varphi} = \frac{1}{r \sin \psi} \frac{\partial u_{\varphi}}{\partial \varphi} + \frac{1}{r} u_r + \frac{1}{r \log \psi} u_{\varphi} ,$$

$$e_{\psi\psi} = \frac{1}{r} \frac{\partial u_{\varphi}}{\partial \psi} + \frac{1}{r} u_r ,$$

$$e_{r\varphi} = \frac{1}{2} \left(\frac{1}{r \sin \psi} \frac{\partial u_r}{\partial \varphi} + \frac{\partial u_{\psi}}{\partial r} - \frac{1}{r} u_{\varphi} \right) ,$$

$$e_{\varphi\psi} = \frac{1}{2} \left(\frac{1}{r} \frac{\partial u_{\varphi}}{\partial \varphi} - \frac{1}{r \log \psi} u_{\varphi} + \frac{1}{r \sin \psi} \frac{\partial u_{\varphi}}{\partial \varphi} \right) ,$$

$$e_{\psi r} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_{\psi}}{\partial r} - \frac{1}{r} u_{\psi} + \frac{1}{r} \frac{\partial u_r}{\partial \psi} \right) ,$$

$$\omega_{\varphi} := \omega_r = \frac{1}{2r \sin \psi} \left(\frac{\partial u_{\psi}}{\partial \varphi} - \frac{\partial}{\partial \psi} (u_{\varphi} \sin \psi) \right) ,$$

$$\omega_{r\varphi} = \omega_{\psi} = \frac{1}{2r} \left(\frac{\partial u_r}{\partial \psi} - \frac{\partial}{\partial r} (r u_{\psi} \sin \psi) - \frac{\partial u_r}{\partial \varphi} \right) .$$

$$(3.34)$$

§ 20. Главные относительные удлинения

Определим по аналогии с теорией напряженного состояния в декартовой прямоугольной системе координат главиые направления

тензора деформаций, как такне направления, для которых выполняются условия

$$\varepsilon_{kn}\alpha_n = \varepsilon\alpha_k. \tag{3.35}$$

Здесь ε — скаляр; α_k — направляющие косинусы единичного вектора \mathbf{v} .

Используя символы Кронекера, систему уравнений (3.35) запи-

шем в виде

$$(\varepsilon_{kn} - \delta_{kn} \varepsilon) \alpha_n = 0. \tag{3.36}$$

Так как все косинусы одновременно не могут быть равны нулю, то

$$| \epsilon_{kn} - \delta_{kn} \epsilon | = 0. \tag{3.37}$$

Главные значения тензора деформаций, которые называются главными относительными удлиненнями, являются корнями кубического уравнения (3.37). Направления, соответствующие главным удлинениям ε_1 , ε_2 , ε_3 , взаимно перпендикулярны. Когда имеет место случай двух равных корней, тогда направления, соответствующие этим корням, лежат в плоскости, перпендикулярной направлению, соответствующему простому корню; в этом случае любые взаимно ортогональные направления, лежащие в этой плоскости, могут быть приняты за главные. Если все три корня равны, то любые перпендикулярные направления можно принять за главные.

Кубическое уравнение (3.37) запишем в форме

$$\varepsilon^3 - I_1 \varepsilon^2 + I_2 \varepsilon - I_3 = 0.$$

По свойству корней кубического уравнения соотношения между корнями и коэффициентами имеют вид

$$I_1 = \varepsilon_1 + \varepsilon_2 + \varepsilon_3,$$

$$I_2 = \varepsilon_1 \varepsilon_2 + \varepsilon_1 \varepsilon_3 + \varepsilon_3 \varepsilon_2,$$

$$I_3 = \varepsilon_1 \varepsilon_2 \varepsilon_3.$$

По аналогии с теорией напряженного состояния здесь I_1 , I_2 , I_3 являются инвариантами. Таким образом,

$$I_{1} = \varepsilon_{1} + \varepsilon_{2} + \varepsilon_{3} = \varepsilon_{\alpha}^{\alpha}$$

$$I_{2} = \varepsilon_{1}\varepsilon_{2} + \varepsilon_{1}\varepsilon_{3} + \varepsilon_{2}\varepsilon_{3} = \frac{1}{2} \left[(\varepsilon_{\alpha}^{\alpha})^{2} - \varepsilon_{\alpha}^{\beta}\varepsilon_{\beta}^{\alpha} \right].$$

$$I_{3} = \varepsilon_{1}\varepsilon_{2}\varepsilon_{3} = \frac{1}{2} \varepsilon_{\alpha}^{\beta} | .$$

Первый инвариант тензора деформации в случае малых деформаций представляет собой относительное изменение объема. Действительно, возьмем в некоторой точке P среды главные оси тензора деформаций. На них построим параллелепипед, имевший до деформации ребра, равные $dx_{\rm A}$. После деформации рассматриваемый параллелепипед, оставаясь прямоугольным, будет иметь ребра

 $(1+e_k)dx_k$. Объем параллеленипеда до деформации $d\tau = dx_1 dx_2 dx_3$, после деформации

$$d\tau_1 = (1 + e_1) (1 + e_2) (1 + e_3) dx_1 dx_2 dx_3 = (1 + e_1) (1 + e_2) (1 + e_3) d\tau.$$

Отбрасывая малые величины высшего порядка, будем иметь

$$d\tau_1 = (1 + e_1 + e_2 + e_3) d\tau.$$

Обозначив изменение объема в точке P, отнесенное к единице объема, или относительную объемную деформацию через θ , получим

$$\theta = \frac{d\tau_1 - d\tau}{d\tau} = e_1 + e_2 + e_3.$$

Учитывая, что $I_1=e_1+e_2+e_3=e_{11}+e_{22}+e_{33}$, для относительной объемной деформации найдем

$$\theta = I_1 = e_{11} + e_{22} + e_{33} = \frac{\partial u_1}{\partial x_1} + \frac{\partial u_2}{\partial x_2} + \frac{\partial u_3}{\partial x_3} = \text{div } \boldsymbol{u}, \quad (3.38)$$

т. е. $\theta = I_1$ есть относительная объемная деформация в точке P. Если координатные оси совместить с главными направлениями тензора деформации, то в этой системе координат компоненты $e_{kr}(k \neq r)$ обратятся в нуль, останутся лишь действующие на этих площадках удлинения e_k .

§ 21. Уравнения совместности деформаций в некоторых системах координат (условия Сен-Венана)

Учитывая, что в случае декартовой системы координат символы Кристоффеля тождественно обращаются в нуль, уравнения совместности (3.23) в этой системе примут вид

$$\frac{\partial^{2} \varepsilon_{mq}}{\partial x_{n} \partial x_{p}} + \frac{\partial^{2} \varepsilon_{np}}{\partial x_{m} \partial x_{q}} - \frac{\partial^{2} \varepsilon_{nq}}{\partial x_{m} \partial x_{p}} - \frac{\partial^{2} \varepsilon_{mp}}{\partial x_{n} \partial x_{q}} = 0, \tag{3.39}$$

где *mпрq*: 1212, 1313, 2323, 1213, 2123, 3132.

Уравнения совместности в декартовой системе координат были получены Сен-Венаном для малых деформаций непосредственно исключением компонентов перемещения из формул (3.26).

Если условия Сен-Венана для произвольного тензора e_{ij} выполнены, то можно найти такое поле перемещений, для которого e_{ij} является тензором деформаций. В случае односвязного тела перемещение определяется с точностью до перемещения абсолютного твердого тела, в случае многосвязного — необходимо выполнение некоторых дополнительных условий.

Чтобы получить уравиения совместности деформаций в цилиндрической системе координат, учтем формулы (3.28) и (1.64)

в уравнениях (3.23); тогда после некоторых вычислений получим

$$\begin{split} &\frac{1}{r}\frac{\partial^{2}e_{rr}}{\partial\varphi^{2}}+\frac{1}{r}\frac{\partial}{\partial r}\left(r^{2}\frac{\partial e_{\varphi\varphi}}{\partial r}\right)-\frac{\partial e_{rr}}{\partial r}-\frac{2}{r}\frac{\partial^{2}(re_{\varphi r})}{\partial r\partial\varphi}=0,\\ &\frac{\partial^{2}e_{rr}}{\partial x_{3}^{2}}+\frac{\partial^{2}e_{33}}{\partial r^{2}}-2\frac{\partial^{2}e_{r3}}{\partial r\partial x_{3}}=0,\\ &\frac{\partial^{2}e_{\varphi\varphi}}{\partial x_{3}^{2}}+\frac{1}{r^{2}}\frac{\partial^{2}e_{33}}{\partial\varphi^{2}}+\frac{1}{r}\frac{\partial e_{33}}{\partial r}-\frac{2}{r}\frac{\partial}{\partial x_{3}}\left(\frac{\partial e_{\varphi\beta}}{\partial\varphi}+e_{r\beta}\right)=0,\\ &-\frac{1}{r}\frac{\partial^{2}e_{rr}}{\partial\varphi\partial x_{3}}+\frac{\partial}{\partial r}\left(\frac{1}{r}\frac{\partial\left(re_{\varphi\beta}\right)}{\partial r}\right)-\frac{1}{r^{2}}\frac{\partial^{2}\left(r^{2}e_{r\varphi}\right)}{\partial r\partial x_{3}}-\frac{\partial^{2}}{\partial r\partial\varphi}\left(\frac{e_{r\beta}}{r}\right)=0,\\ &r\frac{\partial}{\partial x_{3}}\left(e_{rr}-\frac{\partial\left(re_{\varphi\varphi}\right)}{\partial r}\right)-\frac{\partial^{2}e_{r\beta}}{\partial\varphi^{2}}+\frac{\partial^{2}\left(re_{\varphi\beta}\right)}{\partial r\partial\varphi}+\frac{\partial^{2}\left(re_{\varphi r}\right)}{\partial x_{3}\partial\varphi}=0,\\ &\frac{\partial^{2}}{\partial\varphi\partial r}\left(\frac{e_{33}}{r}\right)+\frac{\partial^{2}e_{r\varphi}}{\partial x_{3}^{2}}-r\frac{\partial^{2}}{\partial r\partial x_{3}}\left(\frac{e_{\varphi\beta}}{r}\right)-\frac{1}{r}\frac{\partial^{2}e_{r\beta}}{\partial\varphi\partial x_{3}}=0. \end{split}$$

§ 22. Определение перемещений по компонентам тензора малой деформации

При помощи формул (3.26) вычисляются компоненты тензора малой деформации, когда в декартовой прямоугольной системе координат заданы перемещения u_h (x_1 , x_2 , x_3). Для вычисления последних, когда заданы компоненты тензора деформаций e_{hn} , следует решить систему шести линейных дифференциальных уравнений в частных производных первого порядка (3.26). Чтобы система была совместной, заданные компоненты e_{hn} должны удовлетворять так называемым условиям совместности, или условиям интегрируемости этой системы. Примем, что e_{hn} — заданные однозначные функции x_h , имеющие непрерывные частные производные второго порядка.

Если по данным компонентам тензора деформаций найдены перемещения u_k , то, присоеднняя к ним произвольное бесконечно малое перемещение тела как жесткого целого, получим новые перемещения, очевидно, также соответствующие данным компонентам тензора деформаций, так как перемещение тела как жесткого целого никакого влияния на чистую деформацию не оказывает. В снлу этого для определенности дополнительно можно, например, задаться проекциями вектора перемещения некоторой точки тела и компонентами тензора вращения в этой точке.

Область задания компонентов тензора деформаций, при помощи которых в этой же области, занятой до деформации телом, ищутся проекции вектора перемещения, обозначим через т. При этом пока будем полагать, что эта область односвязна. Из (3.26)

$$\frac{\partial u_k}{\partial x_n} = e_{kn} + \omega_{kn}. \tag{3.41}$$

Пусть в точке $M^{\circ}(x_1^{\circ}, x_2^{\circ}, x_3^{\circ})$ заданы компоненты перемещения u_n^{\bullet} и компоненты тензора вращения ω_{nk}° . Из (3.41) компоненты перемещения в точке $M'(x_1^{\circ}, x_2^{\circ}, x_3^{\circ})$ будут

$$u_{k} = u_{k}^{\circ} + \int_{M^{\circ}}^{M'} (e_{kn} + \omega_{kn}) dx_{n}. \tag{3.42}$$

Здесь интегрирование ведется по произвольной кривой, соединяющей точки M° и M' и целиком лежащей в области τ , x_n — есть текущие координаты точки этой кривой; следовательно,

$$dx_n = -d(x_n' - x_n).$$

Подставим последнее соотношение в (3.42); тогда

$$u_{k} = u_{k}^{\circ} + \int_{M^{\circ}}^{M'} e_{kn} dx_{n} - \int_{M^{\circ}}^{M'} \omega_{kn} d(x_{n}' - x_{n}).$$

Интегрируя последний интеграл по частям, получим

$$u_{k} = u_{k}^{\bullet} + \int_{M^{\circ}}^{M'} e_{kn} dx_{n} - \omega_{kn} (x_{n}^{\prime} - x_{n}) \mid_{M^{\circ}}^{M'} + \int_{M^{\circ}}^{M'} (x_{n}^{\prime} - x_{n}) \frac{\partial \omega_{kn}}{\partial x_{m}} dx_{m}.$$

$$(3.43)$$

Здесь суммирование ведется также по индексу m. На основании (3.27)

$$\begin{split} \frac{\partial \omega_{kn}}{\partial x_m} &= \frac{1}{2} \frac{\partial}{\partial x_m} \left(\frac{\partial u_k}{\partial x_n} - \frac{\partial u_n}{\partial x_k} \right) = \frac{\partial}{\partial x_n} \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_k}{\partial x_m} + \frac{\partial u_m}{\partial x_k} \right) - \\ &- \frac{\partial}{\partial x_k} \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_n}{\partial x_m} + \frac{\partial u_m}{\partial x_k} \right). \end{split}$$

Учитывая (3.26), найдем

$$\frac{\partial \omega_{kn}}{\partial x_m} = \frac{\partial}{\partial x_n} e_{km} - \frac{\partial}{\partial x_k} e_{nm}.$$

Подставив это в последний интеграл (3.43), окончательно получим

$$u_{k} = u_{k}^{\circ} + \omega_{kn}^{\circ} \left(x_{n}^{\prime} - x_{n}^{\circ} \right) + \int_{M_{\circ}}^{M_{\prime}} \left[e_{km} + \left(x_{n}^{\prime} - x_{n} \right) \left(\frac{\partial e_{km}}{\partial x_{n}} - \frac{\partial e_{nm}}{\partial x_{k}} \right) \right] dx_{m}.$$
(3.44)

По своему физическому смыслу u_h не должны зависеть от пути интегрирования $M^\circ M'$; для этого в случае односвязной области необходимо и достаточно, чтобы подынтегральное выражение представляло полный дифференциал во всех точках (x_1, x_2, x_3) и для всех значений (x_1', x_2', x_3') области τ . Эти условия приводят к следующим соотношениям:

$$\frac{\partial^{2} e_{mn}}{\partial x_{k} \partial x_{t}} + \frac{\partial^{2} e_{kt}}{\partial x_{m} \partial x_{n}} - \frac{\partial^{2} e_{kn}}{\partial x_{m} \partial x_{t}} - \frac{\partial^{2} e_{mr}}{\partial x_{k} \partial x_{n}} = 0, \tag{3.45}$$

где mkrn: 1212, 1313, 2323, 1213, 2123, 3132.

Таким образом, соотношения (3.45) обеспечивают совместность шести дифференциальных уравнений (3.26) для определения трех функций u_k . Эти уравнения совпадают с условиями совместности Сеи-Венана, поэтому условия Сен-Венана также обеспечивают интегрируемость шести дифференциальных уравнений (3.26). С учетом условий Сен-Венана формулы (3.44) определяют u_k независимо от формы кривой интегрирования, лежащей целиком в области τ .

Если тело многосвязно, то интеграл в формуле (3.44) может, вообще говоря, получить конечные приращения, в силу чего не обеспечивается однозначность перемещений, тогда как они должны быть одноэначными. Многосвязное тело с помощью надлежащих мысленных разрезов можно обратить в односвязное, тогда при соблюдении условий совместности деформаций Сен-Венана перемещения u_h , определяемые (3.44), будут однозначными функциями, если кривая интегрирования нигде не пересекает линий разрезов. При приближении точки M' к какой-либо точке линии разрезов с левого или правого берега u_h будут принимать, вообще говоря, различные значения. Отсюда становится ясно, что в случае многосвязной области для обеспечения совместности деформации дополнительными условиями будут (u_h) n_h бер u_h пр. бер вдоль всех линий разрезов.

Наиболее общее тензорное изложение теорин напряжений и деформаций для произвольной системы координат представляет особую ценность для конечных деформаций. Выведенные общие уравнения и формулы позволяют нам в дальнейшем составлять их в необходимых координатных системах.

В дальнейшем будем пользоваться, главным образом, декартовой прямоугольной системой координат.

МАННЭЖРПАН УДЖЭМ АЕРВО ИМРИНРОТООО МИННАВОРИМРОФЭД И

§ 23. Обобщенный закон Гука

Уравнения, полученные в главах II и III, недостаточны для определения напряженного и деформированного состояний, возникающих в теле под действием приложенных сил. Поэтому этн уравнения должны быть дополнены определенными соотношениями, связывающими напряженное и деформированное состояния. Этн зависимости определяются исходя из физических свойств твердого тела, подвергающегося деформации. Установление связи между напряженным и деформированным состояниями является одной из важных задач механики сплошной среды, требующей постановки предварительных экспериментов. Это связь обычно идеализируется простейшими математическими формулами.

В процессе деформирования в одних случаях устранение внешних сил приводит к полному возвращению тела в естественное состояние, т. е. деформация обратима, в других же случаях после устранения нагрузки в теле сохраняются деформации, называемые остаточными или пластическими, т. е. деформация необратима. В дальнейшем мы будем изучать вполне обратимые малые деформации.

Примем, что в каждой точке рассматриваемого тела существует взаимно однозначное соответствие между напряженными и деформированным состояниями.

Выражая это аналитически, получим шесть зависимостей вида

$$\sigma^{lj} = f^{lj}(e_{bl}), \tag{4.1}$$

которые однозначно разрешимы относительно компонентов тензора деформаций

$$e^{ij} = \varphi^{ij}(\sigma_{kl}). \tag{4.2}$$

За недеформированное состояние упругого тела принимается такое его состояние, когда в нем отсутствуют напряжения. Это состояние в дальнейшем берется за начало отсчета напряжений и деформаций. Ввиду этого функции f^{ij} , а также ϕ^{ij} обращаются в нуль, когда нх аргументы обращаются в нуль

$$f^{lj}(0) = \varphi^{lj}(0) = 0.$$

Для многих матерналов зависимости (4.1) или (4.2) являются ли-

нейными, если величины напряжений не выходят за определенный предел.

Линейный эакон связи между напряжениями и деформациями называется обобщенным законом Гука. Общая запись закона Гука будет следующая:

$$\sigma^{ij} = C^{ijkl} e_{kl}. \tag{4.3}$$

Переставим поочередно в (4.3) индексы ijkl на jikl, ijlk, jilk; из условия симметрии тензора напряжений и тензора деформаций обнаружим симметрию величии

$$C^{ijkl} = C^{jikl} = C^{ijlk} = C^{jilk}, \tag{4.4}$$

которые образуют тензор четвертого ранга. Величины C^{ijkl} назовем упругими коэффициентами тела. Общее число различных коэффициентов C^{ijkl} , как можно убедиться, на основании (4.4) равно 36. Упругие коэффициенты зависят от метрического тензора g_{ij} недеформированного тела и от его физических свойств. Учитывая, что

$$g_m^{\alpha} = g_{km}g^{k\alpha} = \begin{cases} 1 & \text{при } \alpha = m \\ 0 & \text{при } \alpha \neq m, \end{cases}$$

(4.3) запищем в виде

$$\sigma^{ij} = C^{ljkl} e_{kl} g_{km} g^{km} g_{ln} g^{ln}$$
.

На основании правила скалярного умножения $C^{ijkl}g_{km}g_{ln}$ представляет собой смешанный тензор C^{ij}_{mn} , а $e_{kl}g^{km}g^{ln}$ — контравариантные компоненты тензора малой деформации.

Таким образом, вместо (4.3) нмеем

$$o^{ij} = C_{mn}^{ij} e^{mn}. \tag{4.5}$$

Запишем закон Гука (4.3) в виде $\sigma_{ij} = C_{ijkl}e^{kl}$ (в силу симметрии σ_{ij} и e^{kl} справедливы равенства $C_{ijkl} = C_{jikl} = C_{jilk} = C_{jilk}$) и произведем преобразования, аналогичные выщеприведенным. Тогда получим

$$\circ_{ij} = C_{ij}^{mn} e_{mn}. \tag{4.6}$$

Для случая осевого растяжения призматического бруса закон Гука. записывается в виде

$$e = C\sigma$$
, $e' = C'\sigma$,

где e и e' — соответственно продольная и поперечная деформации, а C и C' — постояниые, равиые

$$C = \frac{1}{E}$$
, $C' = -\frac{\mathbf{v}}{E}$.

Здесь E — продольный модуль упругости; v — коэффициент Пуассона.

Пусть на упругое тело действуют поверхностные силы T_n и объемные силы ρF . Придадим этим силам приращения соответственно dT_n и ρdF . В силу этого вектор перемещения u изменится на du. Тогда работа dV сил T_n и ρF при дополнительном деформировании тела будет

$$dV = \int_{\tau} \rho F_k du_k d\tau + \int_{\omega} T_{nk} du_k d\omega,$$

где т — объем тела, а ω — его поверхность.

Учитывая, что $T_{nk} = \sigma_{kr} n_r$ и преобразуя поверхиостный интеграл в объемный, для dV получим

$$dV = \int_{\tau} \rho F_{k} du_{k} d\tau + \int_{\tau} \frac{\partial}{\partial x_{r}} (\sigma_{kr} du_{k}) d\tau,$$

или

$$dV = \int \left(\rho F_k + \frac{\partial \sigma_{kr}}{\partial x_r} \right) du_k d\tau + \int \sigma_{kr} \frac{\partial}{\partial x_r} (du_k) d\tau.$$

В силу того, что

$$\frac{\partial \sigma_{kr}}{\partial x_r} + p F_{\kappa} = 0, \quad \frac{\partial}{\partial x_r} (du_k) = d \frac{\partial u_k}{\partial x_r},$$

будем иметь

$$dV = \int_{\Sigma} \sigma_{kr} d\frac{\partial u_k}{\partial x_r} d\tau. \tag{4.7}$$

В подынтегральном выражении (4.7) суммирование ведется по индексам k и r. Учитывая симметричность тензора напряжений σ_{kr} , имеем

$$a_{kr}d\frac{\partial u_k}{\partial x_r} = a_{kr}d\frac{1}{2}\left(\frac{\partial u_k}{\partial x_r} + \frac{\partial u_r}{\partial x_k}\right) = a_{kr}de_{kr}.$$

На основании последнего соотношения для dV окончательно получим

$$dV = \int_{\tau} \sigma_{kt} de_{kt} d\tau. \tag{4.8}$$

Эта формула в условиях статики определяет работу внешних сил ρ F и T_n на приращеннях компонентов тензора деформаций, вызываемых изменением упомянутых сил; работа, отнесенная к единице объема, будет

$$dA = \sigma_{kr} de_{kr}. \tag{4.9}$$

§ 25. Потенциал тензора напряжений

По идее Томсона, к изучению процесса деформирования тела применимы первый и второй законы термодинамики. Предположим,

что процесс деформирования тела термодинамически обратим, тогда состояние тела одноэначно определяется термодинамическими

переменными.

Если U, Q, A, S суть внутренняя энергия, количество тепла, работа внешних сил и энтропия, соответственно отнесенные к единице объема тела, то в случае малых деформаций по первому и второму законам термодинамнки имеем

$$dU = dQ + dA, \ dQ = TdS. \tag{4.10}$$

Здесь dU, dS — соответственно приращения внутренней энергии и энтропии представляющие полные дифференциалы независимых термодинамических переменных, определяющих состояние тела, T — абсолютная температура.

Исключая из (4.10) приращение тепла dQ, с учетом (4.9) получим основное термодинамическое соотношение для процесса дефор-

мирования тела

$$dU = TdS + \sigma_{kr}de_{kr}. \tag{4.11}$$

Определни упругое тело таким образом, чтобы задание тензора деформацией e_{hr} и одной термодинамической переменной (температуры T или энтропии S) полностью определяло его состояние, T. е. тензор напряжений σ_{hr} и термодинамические потенциалы U и F=U-TS (последний носит название свободной энергии Гельмгольца).

В качестве независимых переменных, определяющих состоянне упругого тела, выберем e_{kr} и температуру T. Тогда свободная энергия Гельмгольца будет функцией только e_{kr} и T, т. е.

$$F = F(e_{kr}, T). \tag{4.12}$$

Определив U из

$$F = U - TS. \tag{4.13}$$

и лодставив его в (4.11), найдем

$$dF = \sigma_{kr} de_{kr} - SdT. \tag{4.14}$$

С другой стороны, нэ (4.12) имеем

$$dF = \frac{\partial F}{\partial e_{kr}} de_{kr} + \frac{\partial F}{\partial T} dT. \tag{4.15}$$

Сравнивая коэффициенты при одинаковых дифференциалах в (4.14) и (4.15), получим

$$\sigma_{kr} = \frac{\partial F}{\partial e_{kr}^*}, \quad S = -\frac{\partial F}{\partial T}, \quad (4.16)$$

здесь

$$e_{kk}^* = e_{kk}, e_{kr}^* = 2e_{kr}, (k \neq r).$$

Первое соотнощение (4.16) показывает, что потенциалом тензора напряжений для упругого тела при данном выборе независимой

термодинамической переменной является свободная энергия Гельмгольца. Если в качестве независимой термодинамической переменной выберем энтропию, т. е. предположим, что состояние упругого тела полностью определяется заданием тензора деформаций e_{kr} и энтропии S, тогда $U=U(e_{kr},S)$ и поэтому

$$dU = \frac{\partial U}{\partial e_{kr}} de_{kr} + \frac{\partial U}{\partial S} dS. \tag{4.17}$$

Из сравнения (4.11) и (4.17) получим

$$\sigma_{kr} = \frac{\partial U}{\partial e_{kr}^*}, \quad T = \frac{\partial U}{\partial S},$$
 (4.18)

Первое соотношение (4.18) доказывает, что потенциалом тензора напряжений является внутренняя энергия.

В случае аднабатического процесса, т. е. когда dQ=0, из первого соотношения (4.10) следует, что dA является полным дифференциалом независимых переменных e_{kr} , т. е.

$$dA = \frac{\partial A}{\partial e_{kr}} de_{kr}.$$

С другой стороны, на основании (4.9)

 $dA = \sigma_{kr} de_{kr}$

откуда

$$\sigma_{kr} = \frac{\partial A}{\partial e_{kr}^*} \ . \tag{4.19}$$

Если совершается изотермический процесс $(T={\rm const})$, то в силу второго соотношения (4.10) приращение тепла dQ, так же как и dU, будет полным дифференциалом, так как известно, что приращение энтропии dS есть полный дифференциал. Следовательно, из первого соотношения (4.10) заключам, что dA является полным, дифференциалом. Тогда

$$\sigma_{kr} = \frac{\partial A}{\partial e_{kr}^*} \,. \tag{4.20}$$

Как видно из (4.19) и (4.20), в случае аднабатического и изотермического квазистатических процессов потенциалом служит работа внешинх сил и она может быть определена из равенства

$$dA = \sigma_{kr} de_{kr} = \frac{\partial A}{\partial e_{kr}} de_{kr}$$
 (4.21)

Если тело линейно-упругое, то согласно (4.6) величины $\frac{\partial A}{\partial e_{kr}}$ линейны и однородны относительно компонентов тензора деформаций e_{kr} . Поэтому A будет однородным многочленом второй степени относительно e_{kr} . Следовательно, по теореме Эйлера об однородных

функциях будем иметь

$$\frac{\partial A}{\partial e_{kr}}e_{kr}=2A.$$

Это соотношение называется формулой Клапейрона.

Теперь в качестве независимых переменных, определяющих состояние упругого тела, возьмем тензор напряжений σ_{kr} и температуру T. Введем новую функцию

$$J = U - TS - \sigma_{kr} e_{kr}, \tag{4.22}$$

которая зависит только от σ_{kr} и T; гогда

$$dJ = \frac{\partial I}{\partial \sigma_{kr}} d\sigma_{kr} + \frac{\partial J}{\partial T} dT. \tag{4.23}$$

С другой стороны, нз (4.9), (4.11) и (4.22) имеем

$$dJ = -SdT - e_{\mathbf{k}r}d\sigma_{\mathbf{k}r}. (4.24)$$

Сравнение (4.23) и (4.24) приводит к выражениям

$$e_{kr}^{\star} = -\frac{\partial I}{\partial \sigma_{kr}}, \quad S = -\frac{\partial J}{\partial T}.$$
 (4.25)

Таким образом, в случае, когда в качестве независимых переменных выбраны σ_{hr} и T, функция (4.22) является потенциалом для тензора деформации упругого тела. Легко показать, что в независимых координатах σ_{hr} и T для адиабатического и изотермического процессов деформирования тела потенциалом тензора деформаций является функция

$$\sigma_{kr}e_{kr}-A. \tag{4.26}$$

Формуле (4.9) придадим внд

$$dA = \sigma_{kr} de_{kr} = d(\sigma_{kr} e_{kr}) - e_{kr} d\sigma_{kr}.$$

Отсюда, учитывая, что при адиабатическом и изотермическом процессах деформирования dA есть полный дифференциал, будем иметь

$$d(A - \sigma_{kr}e_{kr}) = -e_{kr}d\sigma_{kr}.$$

Следовательно,

$$e_{kr}^* = \frac{\partial \left(\sigma_{kr}e_{kr} - A\right)}{\partial \sigma_{kr}}.$$

Итак, функция $\sigma_{hr}e_{hr}-A$ для аднабатического и изотермического процессов является потенциалом тензора деформаций.

Если тело линейно-упругое, то по формуле Клапейрона $\sigma_{kr}e_{kr}=2A$ и на основании (4.26) потенциал тензора деформаций, называемый упругим потенциалом, будет равен A. Следовательно,

$$e_{kr}^* = \frac{\partial A}{\partial a_{kr}} \ . \tag{4.27}$$

Эти соотношения называются формулами Кастильяно и справедливы для линейно-упругого тела при адиабатическом и изотермическом процессах.

§ 26. Потенциал в случае линейно-упругого тела

Пусть процесс деформирования твердого тела происходит аднабатически или изотермически; тогда имеет место соотношение (4.19). При этом соотношении величина dA является полным дифференциалом непрерывной однозначной функции A, зависящей только от тензора деформацией $e_{h\tau}$. Примем тело линейно-упругим. Подставим выражения обобщенного закона Гука (4.6) в (4.9)

$$dA = C_{ij}^{mn} e_{mn} de_{ij}.$$

Чтобы правая часть этого равенства также была полным дифференциалом, должно выполняться условие $C^{lj}_{mn} = C^{mn}_{ij}$. Учитывая последнее, после интегрирования найдем

$$A = \frac{1}{2} C_{ij}^{mn} e_{mn} e_{ij}. \tag{4.28}$$

§ 27. Различные случан упругой симметрии тела

В теорин упругости рассматриваются тела однородные и неоднородные, изотропные и анизотропные. Однородным называют тело, упругне свойства которого одинаковы во всех его точках; изотропным называют тело, упругне свойства которого одинаковы во всех направлениях. В противном случае тело называется неоднородным и анизотропным. Примером анизотропных тел являются кристаллы.

Применяемые в технике металлы и их сплавы имеют поликристаллическую структуру в виде беспорядочно расположенных кристаллических зерен. Поликристалл, размеры которого одного порядка с размерами кристаллических зерен, по своему существу неоднороден и анизотропен. При сравнении между собой образцов, размеры которых значительны по сравнению с размерами отдельного зерна, ввиду произвольности ориентации зерен и малости их размеров по сравнению с размерами образца (от долей микрона до десятков микронов), поликристалл ведет себя, как однородная и изотропная сплошная среда.

Следует отметить, что условия изготовления, а также различные виды механической обработки вносят в металл более или менее существенную анизотропию и неоднородность, поэтому всегда имеет место лишь приближениая однородность и изотропность материалов.

Симметричность структуры анизотропных тел приводит к связям между коэффициентами упругости. Мы рассмотрим иекоторые частные случан упругой симметрин.

Для анизотропных линейно-упругих тел, когда процесс деформирования происходит изотермически или адиабатически, ввиду того, что $C_{ij}^{mn} = C_{mn}^{ij}$, число коэффициентов упругости равно 21.

Пусть тело обладает одной плоскостью упругой симметрии, которую примем за плоскость ox_1x_2 . При изменении направления оси ox_3 на обратное следует поменять знаки x_3 и u_3 , следовательно, изменяются и знаки компонентов деформаций e_{31} , e_{23} .

Изменение направления оси ox_3 на обратное не должно менять величину упругого потенциала A, так как она является инвариантом. Поэтому в формуле (4.28) должны исчезнуть члены, содержащие e_{23} , e_{13} в первой степени, т. е.

$$C_{11}^{13} = C_{11}^{23} = C_{23}^{22} = C_{13}^{33} = C_{23}^{33} = C_{12}^{23} = C_{12}^{13} = C_{22}^{31} = 0.$$
 (4.29)

Таким образом, в случае, когда тело имеет одну плоскость симметрии упругих свойств, число упругих постоянных уменьшается до 13.

Пусть тело обладает двумя взаимию перпендикулярными плоскостями симметрии упругих свойств. Примем эти плоскости за координатные плоскости ox_1x_2 и ox_2x_3 . Чтобы величииа упругого потенциала не изменилась от изменения направления оси ox_2 на обратное, вследствие чего изменится знак у компонента e_{12} , кроме условий (4.29), следует положить

$$C_{12}^{11} = C_{12}^{22} = C_{12}^{33} = C_{32}^{13} = 0.$$
 (4.30)

Следовательно, если тело в каждой точке имеет две взаимио перпендикулярные плоскости симметрии упругих свойств, то имеется только 9 не равных нулю упругих постоянных; их можно представить в виде матрицы

$$\begin{vmatrix} C_{11}^{11} & C_{22}^{11} & C_{33}^{11} & 0 & 0 & 0 \\ C_{11}^{11} & C_{22}^{12} & C_{33}^{12} & 0 & 0 & 0 \\ C_{22}^{11} & C_{22}^{22} & C_{33}^{22} & 0 & 0 & 0 \\ C_{33}^{11} & C_{33}^{22} & C_{33}^{33} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & C_{23}^{23} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & C_{13}^{13} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & C_{12}^{12} \end{vmatrix}$$

Из рассмотрения этой матрицы следует, что если в теле имеются две ортогональные плоскости упругой симметрии, то третья ортогональная к ним плоскость будет также плоскостью упругой симметрии. Такое тело называется ортотропным.

Если тело обладает упругими свойствами, одинаковыми относительно каждой из трех плоскостей симметрии, то, чтобы при изменении оси ox_1 на ось ox_2 , оси ox_2 на ось ox_3 и оси ox_1 на ось ox_3 , т. е. при перемене между собой e_{11} , e_{22} , e_{33} или e_{12} , e_{23} , e_{31} не изменилась величина упругого потенциала, кроме условий (4.29) и

(4.30), должны быть соблюдены еще условия

$$C_{11}^{11} = C_{22}^{22} = C_{33}^{33}; C_{11}^{22} = C_{11}^{33} = C_{22}^{33}; C_{12}^{12} = C_{13}^{13} = C_{23}^{23}.$$
 (4.31)

Следовательно, когда тело обладает упругими свойствами, одинаковыми для каждой из трех плоскостей, упругий потеициал имеет вид

$$A = \frac{C_{11}^{11}}{2} \left(e_{11}^2 + e_{22}^2 + e_{33}^2 \right) + C_{11}^{22} \left(e_{22} e_{33} + e_{33} e_{11} + e_{11} e_{22} \right) + \frac{C_{12}^{12}}{2} \left(e_{12}^2 + e_{23}^2 + e_{31}^2 \right)$$
(4.32)

и тогда остаются только 3 независимые упругие постоянные.

Наконец, если тело изотропное, то упругий потенциал должен быть постояниым при произвольном повороте осей координат. С другой стороны, тензор напряжений или тензор деформаций имеет три независимых инварианта первой, второй и третьей степени относительно компонентов тензоров напряжений и деформаций. Поэтому упругий потенциал должен быть выражен через инварианты тензора напряжений, если упругий потенциал представлен компонентами тензора напряжений, или через ниварианты тензора деформаций, если упругий потенциал представлен компонентами тензора деформаций (4.28). В силу того, что упругий потенциал является однородной функцией второй степени, он может содержать только первый инвариант во второй степени и второй инвариант в первой степени. т. е.

$$A = P(e_{11} + e_{22} + e_{33})^2 + Q(e_{11}e_{22} + e_{22}e_{33} + e_{33}e_{11} - e_{12}^2 - e_{23}^2 - e_{31}^2). (4.33)$$

Таким образом, изотропное тело характеризуется лишь двумя упругими коистантами P и Q. Применяя формулы (4.20) и при этом учитывая, что в них величины $e_{hr}^*(k \neq r)$ представляют угловые деформации, тогда как в (4.33) они обозначают половины угловых деформаций, из формулы (4.33) получим

$$\sigma_{bc} = (2P+Q)\theta \delta_{bc} + (-Q)e_{bc}$$

где 6 — объемная деформация, о̂_к, символы Кронекера. Принимая во внимание введенные Ляме обозначения

$$2P + Q = \lambda; -Q = 2\mu,$$
 (4.34)

получим формулы компонентов тензора напряжений для линейноупругого изотропного тела через компоненты тензора малой деформации

$$\sigma_{br} = \lambda \theta \delta_{br} + 2\mu e_{br}, \tag{4.35}$$

Постоянные λ и μ называются упругими постоянными Ляме.

Эти формулы, выражают обобщенный закон Гука для изотропного тела.

Заметим, что формулу (4.33) в силу формул (4.34) можно теперь представить в виде

$$2A = \lambda \ell^2 + 2\mu e_{rk} e_{kr}. \tag{4.36}$$

Здесь суммирование ведется по обоим индексам k н r.

Так как энергня деформации всегда положительна, то из формулы (4.36) заключаем, что $\mu>0$. Действительно, если выбрать тензор e_{kr} таким, что $e_{kk}=0$, то (4.36) примет вид

$$2A = 4\mu \left(e_{12}^2 + e_{23}^2 + e_{31}^2\right)$$

откуда $\mu > 0$.

Докажем, что в каждой точке изотропного тела главные направления тензора деформаций совпадают с главными направлениями тензора напряжений. Примем главные направления тензора деформаций в некоторой точке тела за оси координат, тогда будем иметь $e_{12} = e_{24} = e_{31} = 0$, в силу формул (4.35) также $\sigma_{12} = \sigma_{23} = \sigma_{31} = 0$, что и требовалось доказать. Поэтому для нзотропных тел не различают главные направления тензора деформаций и тензора напряжений; те и другие называются главными направленнями.

Пусть изотропное тело испытывает осевое растяжение; напряженное состояние в каждой его точке дано в виде

$$\sigma_{11} \neq 0$$
, $\sigma_{22} = \sigma_{12} = \sigma_{23} = \sigma_{31} = \sigma_{33} = 0$,

тогда формулы (4.35) примут вид

$$\lambda\theta + 2\mu e_{11}, = \sigma_{11} \lambda\theta + 2\mu e_{22} = 0, \ \lambda\theta + 2\mu e_{33} = 0.$$
 (4.37)

Складывая эти формулы, получим

$$\theta = \frac{1}{3\lambda + 2\mu} \sigma_{11}. \tag{4.38}$$

Внося (4.38) в первую формулу (4.37), будем иметь

$$\sigma_{11} = \frac{\mu (3\lambda + 2\mu)}{\lambda + \mu} e_{11}. \tag{4.39}$$

Сравнивая (4.39) с формулой закона Гука для осевого растяжения призматического бруса, найдем

$$E = \frac{\mu (3\lambda + 2\mu)}{\lambda + \mu} \,. \tag{4.40}$$

Из двух последних формул (4.37) с учетом (4.38) имеем

$$e_{22} = e_{33} = -\frac{\lambda}{2\mu}\theta = -\frac{\lambda}{2\mu(3\lambda + 2\mu)}\sigma_{11}.$$

Подставим в эту формулу значение σ_{11} из (4.39) и введем обозначение

$$\nu = \frac{\lambda}{2(\lambda + \mu)}, \tag{4.41}$$

$$e_{22} = e_{33} = -\nu e_{11}. \tag{4.42}$$

Равенства (4.42) выражают закон поперечного сужения при осевом растяжении, причем v называется коэффициентом Пуассона.

Допустим, что изотропное тело подвержено всесторониему гид-

ростатическому давлению, тогда

$$a_{11} = a_{22} = a_{33} = -p,$$

 $a_{12} = a_{23} = a_{31} = 0.$ (4.43)

Учитывая (4.43), нз (4.35) получим

$$\lambda \theta + 2\mu e_{rr} = -p \ (r = 1, 2, 3).$$
 (4.44)

Складывая формулы (4.44), будем иметь

$$(3\lambda + 2\mu)\theta = -3p. \tag{4.45}$$

Вводя обозначение

$$K = \lambda + \frac{2}{3}\mu, \qquad (4.46)$$

где К называется модулем объемного сжатня, на (4.45) получим

$$p = -K\theta. \tag{4.47}$$

Согласно закону сохранения энергии при p>0 происходит уменьшение объема; учитывая это, из формулы (4.47) имеем K>0. На основании формул (4.40), (4.41) и (4.46) величины λ , μ и K выразим через E и ν

$$\lambda = \frac{E\mathbf{v}}{(1+\mathbf{v})(1-2\mathbf{v})}, \ \mu = \frac{E}{2(1+\mathbf{v})}, \ K = \frac{E}{3(1-2\mathbf{v})}.$$
 (4.48)

Из двух последних формул (4.48), учитывая, что E>0, $\mu>0$ и K>0, получим $1-2\nu>0$, $1+\nu>0$, откуда область возможных значений коэффициента Пуассона будет

$$-1 < v < 0.5.$$
 (4.49)

Как видно, коэффициент Пуассона может принимать также некоторые отрицательные значения. Однако, как показывают опыты, коэффициент Пуассона для известных материалов принимает положительные значения, поэтому вместо неравенства (4.49) будем иметь

$$0 < v < 0.5$$
.

Для очень многих материалов ν имеет приблизительно одно и то же значение, близкое к $^{1}/_{3}$. Следовательно, из первой формулы (4.48) имеем $\lambda > 0$.

Таким образом, из (4.36) вытекает, что энергия деформации A есть положительно определенная квадратичная форма компонентов

тензора деформаций, обращающаяся в нуль только тогда, когда компоненты тензора деформаций одновременно равны нулю.

Решая (4.35) относительно компонентов тензора деформаций e_{hr} и учитывая две первые формулы (4.48), мы получим обобщенный закон Гука для изотропного тела.

$$e_{\mathbf{k}r} = \frac{1+\mathbf{v}}{E} \, \mathbf{a}_{\mathbf{k}r} - \frac{3\mathbf{v}}{E} \, \mathbf{a}_{\mathbf{k}r}, \tag{4.50}$$

гле

$$\sigma = \frac{1}{3} \sigma_{kk}. \tag{4.51}$$

§ 28. Температурные напряжения

Пусть T — изменение температуры в некоторой точке тела, тогда объем достаточно малой окрестности этой точки изменится пропорционально T. Вследствие этого относительное удлинение всех волокон, неходящих из данной точки, равно αT . При этом компоненты тензора деформации будут

$$e'_{11} = e'_{22} = e'_{33} = \alpha T; \ e'_{12} = e'_{23} = e'_{31} = 0.$$
 (4.52)

Здесь α — коэффициент линейного теплового расширения. В действительности деформация окрестности точки, возникшая под действием разности температур, встречает сопротивление среды. В этом случае полная деформация e_{kr} представляет результат суперпозиции указанного теплового расширення e_{kr}' и упругой деформации e_{kr}'' , т. е.

$$e_{kr} = e_{kr} - e'_{kr}.$$
 (4.53)

В изотропном линейно-упругом теле, если не превзойден предел пропорциональности, в силу гипотезы Неймана компоненты тензора деформаций $e_{kr}^{\prime\prime}$ связаны с компонентами тензора напряжений формулами обобщенного закона Гука

$$\sigma_{kr} = \lambda \theta'' \delta_{kr} + 2\mu e_{kr}^*. \tag{4.54}$$

Согласно формулам (4.52) и (4.53)

$$\theta'' = \theta - 3\alpha T. \tag{4.55}$$

Подставляя (4.53) и (4.55) в формулы (4.54), получим

$$\sigma_{bc} = \lambda \theta \delta_{bc} + 2\mu e_{bc} - \beta T \delta_{bc}. \tag{4.56}$$

Формула (4.56), где $\beta = (3\lambda + 2\mu)\alpha$, выражает обобщенный закон Гука для изотропного тела. На основанни гипотезы Неймана компоненты тензора полной деформации, входящие в формулы (4.56), определяются при помощи перемещений u_k формулами (3.26).

§ 29. Интеграл энергии для уравнений движения упругого тела

Предположим, что на тело действуют поверхностная сила T_n и объемная сила ρF . Определим работу этих сил от начального момента t=0, соответствующего естественному состоянию покоя, до рассматриваемого момента временн t. Перемещение точек тела за время dt будет $\frac{\partial u}{\partial t} dt$. Обозначим работу внешних сил за время dt через dR. Тогда

$$dR = \int_{\tau} \left(\rho F_{R} \frac{\partial u_{k}}{\partial t} dt \right) d\tau + \int_{\omega} \left(T_{nR} \frac{\partial u_{k}}{\partial t} dt \right) d\omega.$$

Подставляя $T_{nk} = \sigma_{kr} n_r$ и преобразуя поверхностный интеграл в объемный, получим

$$\frac{dR}{dt} = \int_{\tau} \left[\left(\frac{\partial \sigma_{kr}}{\partial x_r} + \rho F_k \right) \frac{d\mu_k}{dt} + \sigma_{kr} \frac{\partial}{\partial x_r} \left(\frac{\partial u_k}{\partial t} \right) \right] d\tau.$$

Исходя из уравиений движения, найдем

$$\frac{dR}{dt} = \int_{\tau} \rho \frac{\partial^2 u_k}{\partial t^2} \frac{\partial u_k}{\partial t} d\tau + \int_{\tau} \sigma_{kr} \frac{\partial}{\partial t} \left(\frac{\partial u_k}{\partial x_r} \right) d\tau.$$

Здесь первое слагаемое представляет собой производную кинетической энергии тела по временн. Действительно,

$$\int_{\mathbf{t}} \rho \frac{\partial^2 u_k}{\partial t^2} \frac{\partial u_k}{\partial t} d\mathbf{\tau} = \frac{d}{dt} \int_{\mathbf{t}} \frac{1}{2} \rho \left(\frac{\partial u_k}{\partial t} \right)^2 d\mathbf{\tau} = \frac{dK}{dt} .$$

Вследствие симметрии тензора напряжений одг

$$\int_{\tau} \sigma_{kr} \frac{\partial}{\partial t} \left(\frac{\partial u_k}{\partial x_r} \right) d\tau = \int_{\tau} \sigma_{kr} \frac{\partial e_{kr}}{\partial t} d\tau.$$

Если процесс упругого деформирования идет адиабатически или изотермически, то в силу (4.19) будем иметь

$$\int_{\tau} \sigma_{kr} \frac{\partial e_{kr}}{\partial t} d\tau = \int_{\tau} \frac{\partial A}{\partial e_{kr}} \frac{\partial e_{kr}}{\partial t} d\tau = \frac{d}{dt} \int_{\tau} A d\tau.$$

Следовательно,

$$\frac{dR}{dt} = \frac{d}{dt} \left(K + \int_{\tau} A d\tau \right).$$

Интегрируя последнее соотношение в пределах от 0 до t и учитывая, что в начальный момент времени тело находилось в естественном состоянии покоя, найдем

$$R = K + \int A d\tau, \qquad (4.57)$$

где $\int\limits_{\tau}Ad au$ — работа, которая должна быть затрачена внешнимн

силами для того, чтобы возникла деформация. Эта работа равна потенциальной энергии упругой деформации; A является потенциальной энергией упругой деформации, отнесенной к единице объема. Формула (4.57) верна не только для изотермического и адиабатического процессов, только A при этом не является потенциалом.

Если тело линейно-упругое и изотропное, то A определяется по формуле (4.36). Таким образом, работа внешних сил расходуется на возникновение кинетической энергии тела и потенциальной энергии деформации. Формула (4.57) представляет закои сохранения механической энергии.

Если под действием внешних сил тело из естественного состояния покоя перейдет в новое, деформированное состояние покоя, то книетическая энергия будет равна нулю и формула (4.57) примет вид

$$R = \int_{\varepsilon} A d\tau. \tag{4.58}$$

§ 30. Тождество Бетти

Пусть тело линейно-упругое и находится в двух различных напряженных состояниях $(a'_{ij},\ e'_{ij})$ и $(a'_{ij},\ e'_{ij})$. Тогда

$$\sigma'_{ij} = C^{mn}_{ij} e'_{mn}, \tag{4.59}$$

$$\sigma_{ij}^{\bullet} = C_{ij}^{mn} e_{mn}^{\bullet}. \tag{4.60}$$

Составляя $\sigma'_{Ij}e^*_{Ij}$, учитывая в нем (4.59), а затем собирая коэффициенты при e_{Ij} , с учетом (4.60) получим тождество Бетти

$$\sigma'_{ij}e^*_{ij} = \sigma^*_{ij}e'_{ij}. \tag{4.61}$$

Тождество Бетти показывает, что для одного и того же линейноупругого тела работа первого напряженного состояния на деформации второго напряженного состояния равна работе второго напряженного состояния на деформации первого напряженного состояния.

§ 31. Теорема Клапейрона

Пусть линейно-упругое тело под действием поверхностной силы T_n и объемной силы ρF находится в состоянии покоя. Работа упомянутых сил на перемещениях u_k равна

$$R = \int_{\tau} \rho F_{k} u_{k} d\tau + \int_{\omega} T_{nk} u_{k} d\omega.$$

Внося сюда $T_{nk} = \sigma_{kr} n_r$ и преобразуя поверхностный интеграл в объемный, будем иметь

$$R = \int_{\mathcal{L}} \left[\left(\frac{\partial \sigma_{kr}}{\partial x_r} + \rho F_k \right) u_k + \sigma_{kr} \frac{\partial u_k}{\partial x_r} \right] d\tau.$$

В силу уравнений равновесня (2.25) и симметрии тензора напряжений $\sigma_{h\tau}$, получим

$$R = \int_{\tau} \sigma_{kr} e_{kr} d\tau.$$

Если процесс деформирования идет адиабатически или изотермически, то на основании формулы Клапейрона

$$\int_{\tau} A d\tau = \frac{1}{2} R. \tag{4.62}$$

Из равенства (4.62) следует, что работа упругой деформации равна половине работы внешних статически приложенных сил на перемещениях. Это положение носит название теоремы Клапейрона.

ПОЛНАЯ СИСТЕМА ОСНОВНЫХ УРАВНЕНИЙ ТЕОРИИ УПРУГОСТИ

§ 32. Уравнения упругого равновесия и движения в перемещеннях

Уравнениями (4.1), связывающими тензоры напряжений и деформаций, замыкается система основных уравнений (2.24), (3.26) теории упругости, т. е имеет место система девяти уравнений

$$\frac{\partial \sigma_{ij}}{\partial x_i} + \rho F_j = \rho \frac{\partial^2 u_j}{\partial t^2}, \tag{5.1}$$

$$\sigma_{ij} = f_{ij}(e_{rk}). \tag{5.2}$$

Здесь неизвестными являются шесть компонентов тензора напряжений σ_{ij} и три перемещения u_k . С помощью формул (3.26) через u_k вычисляются компоненты тензора малой деформации e_{ik} .

Система уравнений (5.1) и (5.2) содержит одновременно и компоненты вектора перемещения, и компоненты тензора напряжений. Чтобы получить уравнения равновесня или движения в перемещениях, из (5.2) определяем

$$\frac{\partial a_{ij}}{\partial x_i} = \frac{1}{2} \frac{\partial f_{ij}}{\partial e_{rk}} \left(\frac{\partial^2 u_r}{\partial x_i \partial x_k} + \frac{\partial^2 u_k}{\partial x_i \partial x_r} \right).$$

Здесь коэффициенты при вторых производных неизвестных функций u_k являются функциями первых производных от этих функций.

В результате нмеем систему трех нелинейных уравнений в частных производных второго порядка относительно трех функций u_k трех независимых переменных x_r в случае равновесия и четырех независимых переменных x_r и времени t — в случае динамического приложения сил. Эти уравнения не приводим ввиду их сложности. Их удобнее составлять непосредствению в каждой конкретной задаче.

В случае, когда имеет место закон вида (4.6), коэффициенты $\frac{\partial f_{Ij}}{\partial e_{Ik}}$ будут представлять собой упругие постоянные C_{Ij}^{rk} и дифференциальные уравнення составят систему трех линейных уравнений с переменными коэффициентами, когда тело неоднородное, и с постоянными коэффициентами, когда тело однородное.

Для изотропного однородного линейно-упругого тела будем иметь

$$\frac{\partial a_{ij}}{\partial x_i} = \lambda \delta_{ij} \frac{\partial \theta}{\partial x_i} + \mu \frac{\partial}{\partial x_i} \left(\frac{\partial u_i}{\partial x_j} + \frac{\partial u_j}{\partial x_i} \right). \tag{5.3}$$

Подставляя выраження этих частных производных в уравнения (5.1), найдем

$$(\lambda + \mu) \frac{\partial \theta}{\partial x_j} + \mu \Delta u_j + \rho \left(F_j - \frac{\partial^2 u_j}{\partial t^2} \right) = 0. \tag{5.4}$$

Полученные уравнения движения в перемещениях, содержащие три функции u_j , называются дифференциальными уравнениями Ляме. Система уравнений (5.4) эквивалентна дифференциальному уравнению в векторной форме

$$(\lambda + \mu) \nabla \operatorname{div} \mathbf{u} + \mu \Delta \mathbf{u} + \rho \left(\mathbf{F} - \frac{\partial^2 \mathbf{u}}{\partial t^2} \right) = 0,$$
 (5.5)

которое получится из уравнений (5.4), если каждое из них умиожить на l_j , а затем просуммировать по индексу j, учитывая, что $\theta = \text{div } \boldsymbol{u}$. При этом для упругого равновесия вместо системы уравнений (5.4) и уравнения (5.5) будем иметь

$$(\lambda + \mu) \frac{\partial \theta}{\partial x_j} + \mu \Delta u_j + \rho F_j = 0, \qquad (5.6)$$

$$(\lambda + \mu) \nabla \operatorname{div} \boldsymbol{u} + \mu \triangle \boldsymbol{u} + \rho \boldsymbol{F} = 0 \tag{5.7}$$

Для случая, когда на тело действуют только поверхностные силы, т. е. когда объемная сила ρ F равна нулю, уравнения (5.6) примут вид

$$(\lambda + \mu) \frac{\partial \theta}{\partial x_i} + \mu \Delta u_j = 0. \tag{5.8}$$

Продифференцируем (5.8) по x_j и сложим по индексу j. Тогда

$$(\lambda + 2\mu) \Delta \theta = 0.$$

откуда

$$\Lambda\theta = 0$$
.

Таким образом, в случае отсутствня массовых сил относительная объемная деформация является гармонической функцией.

Действуя оператором Δ на обе частн (5.8), получим

$$(\lambda + \mu) \frac{\partial}{\partial x_i} \Delta \theta + \mu \Delta \Delta u_j = 0.$$

Учитывая, что $\Delta\theta = 0$, будем иметь

$$\Delta \Delta u_i = 0$$
,

т. е. вектор перемещения является бигармонической функцией.

Сложим формулы обобщенного закона Гука (4.50) (при r=k), тогда

$$\theta = 3 \frac{1 - 2v}{E} \sigma, \tag{5.9}$$

где 3σ — сумма нормальных напряжений, действующих в трех взаимно перпендикулярных площадках. Так как θ — гармоническая функция, то в силу (5.9) σ также является гармонической функиней.

Действуя оператором $\Delta\Delta$ на обе части каждой из формул обобщенного закона Гука для изотропного и однородного тела и учитывая, что относительная объемиая деформация есть гармоническая функция, а u_j суть бигармонические функции, приходим к выводу, что компоненты напряжения также суть бигармонические функции.

Подставим выражение, определяемое формулой (4.56), в дифференциальные уравиения (5.1), тогда

$$(\lambda + \mu) \frac{\partial \theta}{\partial x_j} + \mu \Delta u_j + \rho \left(F_j - \frac{\partial^2 u_j}{\partial t^2} \right) - \beta \frac{\partial T}{\partial x_j} = 0.$$
 (5.10)

Этн дифференциальные уравнения называются термоупругими уравнениями Дюгамеля — Неймана.

Следует отметить, что упругне постоянные λ и μ являются функциями температуры н, как установлено экспериментами, при повышении температуры обычно уменьшаются. Для случая, когда градиенты температуры в теле не слишком велики, λ и μ можно считать постоянными.

Система днфференциальных уравнений (5.10) содержит три неизвестных функции u_k , так как изменение температуры T предполагается известным; последнее определяется следующим образом: пусть в теле происходит изменение температуры, зависящее от координат его точки и времени t. Допустим, что тело термически изотропно и однородно; кроме того, коэффициент теплопроводности λ^* и удельная теплоемкость c не зависят от изменения температуры. Это допущение при не слишком больших разностях температуры вполне оправдывается. В этом случае функция $T(x_1, x_2, x_3; t)$ должна во всем теле удовлетворять уравнению теплопроводности Фурье

$$a^2 \Delta T + \frac{Q}{c \mathbf{y}} = \frac{\partial T}{\partial t}, \tag{5.11}$$

где Δ — оператор Лапласа; γ — удельный вес, a — температуропроводность, $a^2 = \lambda^* c^{-1} \gamma^{-1}$; Q — количество тепла в единице объема, выделяемое или поглощаемое за единицу времени источником тепла, расположенным в данной точке тела.

В случае стационарного температурного состояния тела уравнение (5.11) приводится к уравнению Пуассона

$$\Delta T = -\frac{Q}{\lambda^{\bullet}}. (5.12)$$

Если тело не содержит источников тепла, то получим уравнение Лапласа

$$\Delta T = 0, \tag{5.13}$$

т. е. температура будет гармонической функцией.

Для полного определення функции T нужно задать соответствующие граничные, а в случае нестационарного температурного состояния еще и начальные условия. Предполагается, что искомая функция н ее частные пронзводные непрерывны вплоть до поверхности тела. Начальным значением T может быть любая, непрерывная или разрывная, наперед заданная функция $f(x_1, x_2, x_3)$, т. е.

$$T(x_1, x_2, x_3; 0) = f(x_1, x_2, x_3).$$
 (5.14)

В простейшем случае граничным условием служит задание температуры на поверхности ω рассматриваемого тела в виде функции координат и времени

$$T \mid_{\omega} = T^{0}(x_{1}, x_{2}, x_{3}; t) \tag{5.15}$$

в любой момент времени t>0.

На границе можно также задать поток тепла через поверхность тела

$$\frac{\partial T}{\partial n}\Big|_{\omega} = -q^0(x_1, x_2, x_3; t),$$
 (5.16)

где q^0 — количество тепла, втекающее или вытекающее через единицу площади поверхности тела за единицу времени.

Наконец, согласно закону охлаждения Ньютона, условие на поверхности тела может быть также задано в виде

$$\frac{\partial T}{\partial n}\Big|_{\omega} = \frac{k}{\lambda^{\bullet}} (T^* - T^0). \tag{5.17}$$

Здесь T^* — температура среды; $\frac{k}{\lambda^*}$ — коэффициент относительной теплопередачи; k — коэффициент теплоотдачи.

В случае совместного рассмотрення задачн теплопроводности и термоупругости мы имеем дело с обобщенным уравнением теплопроводности

$$\frac{\partial T}{\partial t} + b^2 \frac{\partial}{\partial t} \operatorname{div} \mathbf{u} = a^2 \Delta T. \tag{5.18}$$

Здесь и — вектор упругого перемещения;

$$b^2 = \frac{c_\rho - c_v}{ac_v} \,, \; (c_\rho > c_v),$$

 c_p , c_v — теплоемкости при постоянном давлении и постоянном объеме; α — коэффициент линейного расширения.

Обобщенное уравнение теплопроводности (5.18) отличается от обычного (5.11) при Q=0 присутствием добавочного слагаемого

 $b^2 rac{\partial}{\partial t} \ {
m div} \ {m u}$ и может быть получено из первого закона термодинамики. Идея такой постановки задачи принадлежит известному русскому физику Н. А. Умову, который сформулировал ее в 1871 г. в работе «Теория термомеханических явлений в твердых упругих тедах». При таком подходе решение задачи термоупругости сводится к совместному решению обобщенного уравнения теплопроводности с уравнениями движения и совместности деформации при соответствующих начальных и граничных условиях для температуры и напряжений. В такой постановке задача реализуется тогда, когда, помимо температурных полей, на тело действуют быстро изменяющиеся внешние силы, которые могут вызвать в теле довольно существенное перераспределение температурных полей, что в свою очередь может повлечь к перераспределению напряжений. В тех случаях, когда температурные напряжения возникают в теле только за счет нагрева, подводимого к нему извне, в обобщенном уравнении теплопроводности можно пренебречь слагаемым $b^2 \frac{\partial}{\partial t} \operatorname{div} u$.

Тогда из задачи термоупругости выделяется отдельная задача теплопроводности. Совершенно ясно, что во всех статических задачах слагаемое $b^2 \frac{\partial}{\partial t}$ div \boldsymbol{u} обращается в нуль, поэтому здесь задачи термоупругости и теплопроводности решаются раздельно.

Вышенэложенным способом из (2.30) и закона Гука (4.35) с учетом формул (3.29), (3.30) легко получить дифференциальные уравнения движения в перемещениях в пилиидрической системе координат. Они таковы:

$$\begin{split} &(\lambda + 2\mu) \, r \, \frac{\partial \theta}{\partial r} - 2\mu \left(\frac{\partial \omega_3}{\partial \varphi} - \frac{\partial}{\partial x_3} (r \omega_{\varphi}) \right) + \rho \, r \left(F_r - \frac{\partial^2 u_r}{\partial t^2} \right) = 0, \\ &(\lambda + 2\mu) \, \frac{1}{r} \, \frac{\partial \theta}{\partial \varphi} - 2\mu \left(\frac{\partial \omega_r}{\partial x_3} - \frac{\partial \omega_3}{\partial r} \right) + \rho \left(F_{\varphi} - \frac{\partial^2 u_{\varphi}}{\partial t^2} \right) = 0, \\ &(\lambda + 2\mu) \, r \, \frac{\partial \theta}{\partial x_3} - 2\mu \left(\frac{\partial}{\partial r} (r \omega_{\varphi}) - \frac{\partial \omega_r}{\partial \varphi} \right) + \rho \, r \left(F_3 - \frac{\partial^2 u_3}{\partial t^2} \right) = 0, \end{split}$$
(5.19)

гле

$$\theta = e_{rr} + e_{\varphi\varphi} + e_{33} = \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} (ru_r) + \frac{1}{r} \frac{\partial u_{\varphi}}{\partial \varphi} + \frac{\partial u_3}{\partial x_3}. \tag{5.20}$$

Также из (2.31) и (4.35) с учетом формул (3.33) и (3.34) получим дифференциальные уравнения движения в перемещениях в сферической системе координат. Они имеют вид:

$$\begin{split} (\lambda + 2\mu) \, r \sin \phi \, \frac{\partial \theta}{\partial r} - 2\mu \Big(\frac{\partial \omega_{\phi}}{\partial \varphi} - \frac{\partial}{\partial \psi} \, (\omega_{\varphi} \sin \psi) \Big) + \\ + \rho r \sin \phi \Big(F_r - \frac{\partial^2 u_r}{\partial t^2} \Big) = 0, \end{split}$$

$$(\lambda + 2\mu) \frac{1}{\sin \phi} \frac{\partial \theta}{\partial \phi} - 2\mu \left(\frac{\partial \omega_r}{\partial \phi} - \frac{\partial}{\partial r} (r\omega_{\phi}) \right) + \rho r \left(F_{\phi} - \frac{\partial^2 u_{\phi}}{\partial t^2} \right) = 0, \quad (5.21)$$

$$(\lambda + 2\mu) \sin \phi \frac{\partial \theta}{\partial \mu} - 2\mu \left(\frac{\partial}{\partial r} (r\omega_{\phi} \sin \phi) - \frac{\partial \omega_r}{\partial \nu} \right) + \rho r \sin \phi \left(F_{\phi} - \frac{\partial^2 u_{\phi}}{\partial t^2} \right) = 0,$$

где

$$\theta = e_{rr} + e_{\varphi \varphi} + e_{\psi \varphi} = \frac{1}{r^2} \frac{\partial}{\partial r} (r^2 u_r) + \frac{1}{r \sin \psi} \left(\frac{\partial}{\partial \psi} (u_{\psi} \sin \psi) + \frac{\partial u_{\psi}}{\partial \varphi} \right). (5.22)$$

Для осесимметрической задачи уравнения (5.19) примут вид

$$(\lambda + 2\mu) r \frac{\partial \theta}{\partial r} + 2\mu r \frac{\partial \omega_{\varphi}}{\partial x_{3}} + \rho r \left(F_{r} - \frac{\partial^{2} u_{r}}{\partial t^{2}} \right) = 0, \quad F_{\varphi} = 0,$$

$$(\lambda + 2\mu) r \frac{\partial \theta}{\partial x_{3}} - 2\mu \frac{\partial}{\partial r} (r \omega_{\varphi}) + \rho r \left(F_{3} - \frac{\partial^{2} u_{3}}{\partial t^{2}} \right) = 0,$$

$$(5.23)$$

ибо u_{ϕ} =0, а u_r и u_3 не завнсят от координаты ϕ . В силу последнего обстоятельства ω_r = ω_3 =0 и

$$\theta = \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} (r u_r) + \frac{\partial u_3}{\partial x_3}. \tag{5.24}$$

Для случая равновесия и когда $F_r = F_3 = 0$, уравнения (5.23) приводятся к виду

$$\frac{\partial \theta}{\partial r} + \frac{2\mu}{\lambda + 2\mu} \frac{\partial \omega_{\varphi}}{\partial x_{3}} = 0,$$

$$\frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} - \frac{2\mu}{\lambda + 2\mu} \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} (r \omega_{\varphi}) = 0.$$
(5.25)

Отсюда

$$\frac{\partial}{\partial r} \left(\frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} (r \omega_{\varphi}) \right) + \frac{\partial^{2} \omega_{\varphi}}{\partial x_{\alpha}^{2}} = 0.$$

Определив решение ω_{ϕ} этого уравнення, с помощью одного из уравненнй (5.25) найдем также θ . Тогда для определения u_r и u_{ϕ} из (3.30) и (5.24) получим дифференциальные уравнения вида

$$\frac{\partial u_r}{\partial x_3} - \frac{\partial u_3}{\partial r} = 2\omega_{\varphi}$$

$$\frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} (ru_r) + \frac{\partial u_3}{\partial x_2} = \theta.$$
(5.25')

Отсюда

$$\frac{\partial}{\partial r} \left(\frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} (r u_r) \right) + \frac{\partial^2 u_r}{\partial x_o^2} = 2 \frac{\partial \omega_{\varphi}}{\partial x_3} + \frac{\partial \theta}{\partial r}.$$

Найдя решение u_{τ} последнего уравнения, с помощью одного из уравнений (5.25) найдем также u_3 .

Для осесимметричной задачи уравнения движения в сферической системе координат примут вид

$$\begin{split} (\lambda + 2\mu) \frac{\partial \theta}{\partial r} + 2\mu \frac{1}{r \sin \psi} \frac{\partial}{\partial \psi} (\omega_{\varphi} \sin \psi) + \rho r \left(F_r - \frac{\partial^2 u_r}{\partial t^2} \right) &= 0, \quad F_{\varphi} = 0, \\ (\lambda + 2\mu) \frac{\partial \theta}{\partial \psi} - 2\mu \frac{1}{\sin \psi} \frac{\partial}{\partial r} (r \omega_{\varphi} \sin \psi) + \rho r \left(F_{\psi} - \frac{\partial^2 u_{\psi}}{\partial t^2} \right) &= 0, \end{split}$$

где

$$\theta = \frac{1}{r^2} \frac{\partial}{\partial r} (r^2 u_r) + \frac{1}{r \sin \psi} \frac{\partial}{\partial \psi} (u_\psi \sin \psi),$$

$$\omega_{\varphi} = \frac{1}{2r} \left(\frac{\partial u_r}{\partial \psi} - \frac{\partial}{\partial r} (r u_{\psi}) \right), \ \omega_r = \omega_{\psi} = 0,$$

так как $u_{\varphi} = 0$, $u_{\psi} = u_{\psi}(r, \psi)$ и $u_{r} = u_{r}(r, \psi)$.

§ 33. Уравнения в компонентах напряжений

Рассмотрим основные уравнения статики линейно-улругого изотропного тела

$$\frac{\partial \sigma_{rk}}{\partial x_r} + pF_k = 0, \tag{5.26}$$

$$e_{kr} = \frac{1+\nu}{E} \, \sigma_{kr} - \frac{3\nu}{E} \, \delta_{kr}. \tag{5.27}$$

Девять уравнений (5.26) и (5.27) содержат девять неизвестных функций u_{k} , σ_{kr} .

В третьей главе было сказано, что шесть компонентов тензора деформаций $e_{h\tau}$ не являются произвольными функциями координат точки тела, а должны удовлетворять шести условиям совместности деформаций Сен-Венана. Учитывая это обстоятельство, подставим формулы (5.27) в условия совместности деформаций Сен-Венана; тогда после ряда преобразований найдем шесть соотношений, связывающих между собою компоненты тензора напряжений. Следовательно, в итоге будем иметь три дифференциальных уравнения (5.26) и шесть соотношений между компонентами тензора напряжений, к выводу которых и приступим. Будем считать, что тело однородное, т. е. λ и μ не зависят от координат. Тогда полученная система уравнений будет применима только для изотропных, однородных и линейно-упругих тел.

Подставляя (5.27) в условня Сен-Венана (3.45), после ряда преобразований получим

$$\frac{\partial^2 \sigma_{11}}{\partial x_2^2} + \frac{\partial^2 \sigma_{22}}{\partial x_1^2} - \frac{3\nu}{1+\nu} \left(\frac{\partial^2 \sigma}{\partial x_1^2} + \frac{\partial^2 \sigma}{\partial x_2^2} \right) = 2 \frac{\partial^2 \sigma_{12}}{\partial x_1 \partial x_2}$$
 (5.28)

$$\frac{\partial^2 \sigma_{11}}{\partial x_2 \partial x_3} - \frac{\partial v}{1 + v} \frac{\partial^2 \sigma}{\partial x_2 \partial x_3} = \frac{\partial}{\partial x_1} \left(-\frac{\partial \sigma_{23}}{\partial x_1} + \frac{\partial \sigma_{31}}{\partial x_2} + \frac{\partial \sigma_{12}}{\partial x_3} \right) \quad (5.29)$$

и еще четыре подобных соотношения, соответствующих также условиям (3.45). Продифференцируем первое уравнение (5.26) по x_1 , второе — по x_2 , третье — по $(-x_3)$ и сложим их; тогда

$$-2\,\frac{\partial^2\mathbf{q}_{12}}{\partial x_1\partial x_2} = \frac{\partial^2\mathbf{q}_{11}}{\partial x_1^2} + \frac{\partial^2\mathbf{q}_{22}}{\partial x_2^2} - \frac{\partial^2\mathbf{q}_{33}}{\partial x_3^2} + \rho\left(\frac{\partial F_1}{\partial x_1} + \frac{\partial F_2}{\partial x_2} - \frac{\partial F_3}{\partial x_3}\right). \quad (5.30)$$

Внося (5.30) в (5.28), будем иметь

$$\frac{\frac{\partial^{2} (\sigma_{11} + \sigma_{22})}{\partial x_{1}^{2}} + \frac{\partial^{2} (\sigma_{11} + \sigma_{22})}{\partial x_{2}^{2}} - \frac{\partial^{2} \sigma_{33}}{\partial x_{3}^{2}} - \frac{\partial^{2} \sigma_{33}}{\partial x_{3}^{2}} - \frac{\partial^{2} \sigma_{33}}{\partial x_{1}^{2}} - \frac{\partial^{2} \sigma_{33}}{\partial x_{2}^{2}} + \frac{\partial^{2} \sigma_{33}}{\partial x_{2}^{2}} + \frac{\partial^{2} \sigma_{33}}{\partial x_{2}^{2}} - \frac{\partial^{2} \sigma_{33}}{\partial x_{3}^{2}} - \frac{\partial^{2} \sigma_{33}}{\partial x_{2}^{2}} - \frac{\partial^{2} \sigma_{33}}{\partial x_{3}^{2}} - \frac{\partial^{$$

или

$$\Delta \sigma - \frac{1}{3} (1+\nu) \Delta \sigma_{33} - \frac{\partial^2 \sigma}{\partial x_3^2} = \frac{1}{3} (1+\nu) \rho \left(\frac{\partial F_3}{\partial x_3} - \frac{\partial F_2}{\partial x_2} - \frac{\partial F_1}{\partial x_1} \right).$$

$$\Delta \sigma - \frac{1}{3} (1+\nu) \Delta \sigma_{22} - \frac{\partial^2 \sigma}{\partial x_2^2} = \frac{1}{3} (1+\nu) \rho \left(\frac{\partial F_2}{\partial x_2} - \frac{\partial F_1}{\partial x_1} - \frac{\partial F_3}{\partial x_3} \right), \quad (5.31)$$

$$\Delta \sigma - \frac{1}{3} (1+\nu) \Delta \sigma_{11} - \frac{\partial^2 \sigma}{\partial x_2^2} = \frac{1}{3} (1+\nu) \rho \left(\frac{\partial F_1}{\partial x_1} - \frac{\partial F_2}{\partial x_2} - \frac{\partial F_3}{\partial x_3} \right).$$

Два последних соотношения получаются аналогично из оставшихся двух уравнений типа (5.28).

Складывая последние равенства, найдем формулу

$$\Delta \sigma = -\rho \frac{1+\nu}{3(1-\nu)} \frac{\partial F_r}{\partial x_r}. \tag{5.32}$$

Подставляя (5.32) в (5.31), получим

$$\frac{1+v}{3} \Delta \sigma_{11} + \frac{\partial^{2}\sigma}{\partial x_{1}^{2}} = -\frac{2}{3} \rho(1+v) \frac{\partial F_{1}}{\partial x_{1}} - \rho \frac{v(1+v)}{3(1-v)} \frac{\partial F_{r}}{\partial x_{r}},$$

$$\frac{1+v}{3} \Delta \sigma_{22} + \frac{\partial^{2}\sigma}{\partial x_{2}^{2}} = -\frac{2}{3} \rho(1+v) \frac{\partial F_{2}}{\partial x_{2}} - \rho \frac{v(1+v)}{3(1-v)} \frac{\partial F_{r}}{\partial x_{r}}, (5.33)$$

$$\frac{1+v}{3} \Delta \sigma_{33} + \frac{\partial^{2}\sigma}{\partial x_{2}^{2}} = -\frac{2}{3} \rho(1+v) \frac{\partial F_{3}}{\partial x_{3}} - \rho \frac{v(1+v)}{3(1-v)} \frac{\partial F_{r}}{\partial x_{r}}.$$

Эти равенства составляют первую группу соотношений Бельтрами — Митчелла.

Для получения второй группы соотношений Бельтрами — Митчелла преобразуем (5.29). С этой целью продифференцируем второе уравнение (5.26) по x_3 , третье — по x_2 и сложим их; полученный результат суммируем с (5.29); тогда будем иметь

$$\frac{1+\nu}{3} \Delta \sigma_{23} + \frac{\partial^2 \sigma}{\partial x_2 \partial x_3} = -\rho \frac{1+\nu}{3} \left(\frac{\partial F_3}{\partial x_2} + \frac{\partial F_2}{\partial x_3} \right).$$

Аналогично получаются остальные два уравнения этого типа. Таким образом, вторая группа соотношений примет вид

$$\frac{1+\mathbf{v}}{3} \Delta \sigma_{12} + \frac{\partial^{2}\sigma}{\partial x_{1}\partial x_{2}} = -\rho \frac{1+\mathbf{v}}{3} \left(\frac{\partial F_{1}}{\partial x_{2}} + \frac{\partial F_{2}}{\partial x_{1}} \right),$$

$$\frac{1+\mathbf{v}}{3} \Delta \sigma_{23} + \frac{\partial^{2}\sigma}{\partial x_{2}\partial x_{3}} = -\rho \frac{1+\mathbf{v}}{3} \left(\frac{\partial F_{2}}{\partial x_{3}} + \frac{\partial F_{3}}{\partial x_{2}} \right),$$

$$\frac{1+\mathbf{v}}{3} \Delta \sigma_{31} + \frac{\partial^{2}\sigma}{\partial x_{1}\partial x_{3}} = -\rho \frac{1+\mathbf{v}}{3} \left(\frac{\partial F_{3}}{\partial x_{1}} + \frac{\partial F_{1}}{\partial x_{3}} \right).$$
(5.34)

Следовательно, соотношения Бельтрами — Митчелла представляют собой шесть линейных дифференциальных уравнений, содержащих шесть функций σ_{rs} .

Важно отметить, что система уравнений (5.33), (5.34) пригодна только для случая линейно-упругого изотропного однородного тела при изотермическом или аднабатическом процессе деформировання его, тогда как шесть уравнений совместности Сен-Венана пригодны для любого тела.

В случае, когда массовые силы отсутствуют или постоянны, соотношения Бельтрами — Митчелла принимают вид

$$\frac{1+\mathbf{v}}{3} \Delta \sigma_{\mathbf{A}r} + \frac{\partial^2 \sigma}{\partial x_b \partial x_r} = 0. \tag{5.35}$$

Подобным образом при помощи (4.50) и (2.30), когда $F_r = F_{\phi} = F_3 = W_r = W_{\phi} = W_3 = 0$, уравненням совместности (3.40) в цилинд-рической системе координат придадим вид

$$\Delta^{\sigma}_{rr} - \frac{2}{r^{2}} (\sigma_{rr} - \sigma_{\varphi\varphi}) - \frac{4}{r^{2}} \frac{\partial \sigma_{r\varphi}}{\partial \varphi} + \frac{1}{1+\nu} \frac{\partial^{2}\Theta}{\partial r^{2}} = 0,$$

$$\Delta^{\sigma}_{\varphi\varphi} + \frac{2}{r^{2}} (\sigma_{rr} - \sigma_{\varphi\varphi}) + \frac{4}{r^{2}} \frac{\partial \sigma_{\varphi r}}{\partial \varphi} + \frac{1}{1+\nu} \frac{1}{r} \left(\frac{\partial}{\partial r} + \frac{1}{r} \frac{\partial^{2}\Theta}{\partial \varphi^{2}} \right) \Theta = 0.$$

$$\Delta^{\sigma}_{33} + \frac{1}{1+\nu} \frac{\partial^{2}\Theta}{\partial x_{3}^{2}} = 0, \qquad (5.36)$$

$$\Delta^{\sigma}_{r\varphi} + \frac{1}{1+\nu} \frac{\partial}{\partial r} \left(\frac{1}{r} \frac{\partial\Theta}{\partial \varphi} \right) + \frac{2}{r^{2}} \frac{\partial}{\partial \varphi} (\sigma_{rr} - \sigma_{\varphi\varphi}) - \frac{4}{r^{2}} \sigma_{r\varphi} = 0,$$

$$\Delta^{\sigma}_{\varphi3} + \frac{1}{1+\nu} \frac{1}{r} \frac{\partial^{2}\Theta}{\partial \varphi\partial x_{3}} + \frac{2}{r^{2}} \frac{\partial\sigma_{3r}}{\partial \varphi} - \frac{\sigma_{\varphi3}}{r^{2}} = 0.$$

$$\Delta^{\sigma}_{3r} + \frac{1}{1+\nu} \frac{\partial^{2}\Theta}{\partial r\partial x_{3}} - \frac{2}{r^{2}} \frac{\partial\sigma_{3\varphi}}{\partial \varphi} - \frac{\sigma_{3r}}{r^{2}} = 0,$$

где

$$\theta = \sigma_{rr} + \sigma_{\varphi\varphi} + \sigma_{33}, \ \Delta = \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left(r \frac{\partial}{\partial r} \right) + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2}{\partial \varphi^2} + \frac{\partial^2}{\partial x_3^2}.$$

Для осесимметричной задачи уравнения (5.36) примут вид

$$\Delta^{\sigma}_{rr} - \frac{2}{r^{2}} (\sigma_{rr} - \sigma_{\varphi_{r}}) + \frac{1}{1+\nu} \frac{\partial^{2}\theta}{\partial r^{2}} = 0,$$

$$\Delta^{\sigma}_{\varphi_{r}} + \frac{2}{r^{2}} (\sigma_{rr} - \sigma_{\varphi_{r}}) + \frac{1}{1+\nu} \frac{1}{r} \frac{\partial^{2}\theta}{\partial r} = 0,$$

$$\Delta^{\sigma}_{33} + \frac{1}{1+\nu} \frac{\partial^{2}\theta}{\partial x_{3}^{2}} = 0,$$

$$\Delta^{\sigma}_{3r} + \frac{1}{1+\nu} \frac{\partial^{2}\theta}{\partial r\partial x_{3}} - \frac{1}{r^{2}} \sigma_{3r} = 0,$$

$$\Delta = \frac{\partial^{2}}{\partial r^{2}} + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} + \frac{\partial^{2}}{\partial x^{2}},$$
(5.37)

где

так как $\sigma_{r\phi} = \sigma_{\phi 3} = 0$, а остальные компоненты тензора деформации не зависят от координаты ϕ .

§ 34. Основные граничные задачи статики упругого тела. Единственность решения

На практике наиболее широкое распространение имеют следующие случаи загружения и закрепления тел: 1) заданы силы, приложенные на поверхности тела; 2) заданы перемещения точек его поверхности; 3) на одной части поверхности заданы перемещения, а на другой — внешние силы. В связи с этим различают три типа основных граничных задач статики упругого тела.

Первая основная граничная задача состоит в нахождении в области, занятой телом, трех проекций вектора перемещения и шести компонентов теизора напряжений, которые должны быть непрерывными вплоть до поверхности тела функциями координат и удовлетворять уравнениям (5.1) и (5.2), а на поверхности его еще следующим условиям:

$$\sigma_{sr}n_r = T_{ns}(x_1, x_2, x_3), \tag{5.38}$$

где T_{ns} — проекции заданных сил, действующих на поверхности тела.

Вторая основная граничная задача состоит в нахождении такого решения уравнений (5.1) и (5.2), которое на поверхности тела удовлетворяет граничным условням

$$u_t = u_t^{\circ}(x_1, x_2, x_3),$$
 (5.39)

где u_r° — проекции заданного вектора перемещения точек поверхности тела.

Третья основная задача состоит в определении такого решения уравнений (5.1) и (5.2), которое на одной части удовлетворяет условиям (5.38), а на другой — условиям (5.39). Кроме этих задач

встречаются и другие задачи, также имеющие прикладное значение. На некоторых из них мы в дальнейшем остановимся.

Для задач термоупругости, в которых, помимо температур, действуют также поверхностные силы, граничные условия (2.22) принимают вид

$$T_{n1} = (\lambda \theta + 2\mu e_{11} - \beta T)n_1 + 2\mu e_{12}n_2 + 2\mu e_{13}n_3,$$

$$T_{n2} = 2\mu e_{21}n_1 + (\lambda \theta + 2\mu e_{22} - \beta T)n_2 + 2\mu e_{33}n_3,$$

$$T_{n3} = 2\mu e_{31}n_1 + 2\mu e_{32}n_2 + (\lambda \theta + 2\mu e_{33} - \beta T)n_3.$$
(5.40)

Уравнения (5.10) и (5.40) показывают, что вектор упругого перемещения \boldsymbol{u} в теле будет таким, какой возникает, если на тело, кроме массовых и поверхностных сил, будут действовать еще силы $\beta \nabla T$, приложенные в каждой точке его и отнесенные к единице объема, а на поверхности — давление $\boldsymbol{n}\beta T$.

Доказательство существования решения указанных задач представляет трудную проблему математического анализа. Однако в настоящее время разрешимость всех краевых задач теории упругости установлена при весьма общих условиях. Принимая существование решений упомянутых граничных задач, перейдем к доказательству их единственности.

Допустим, что одна из указанных основных граничных задач имеет два решения: u_{k}' , σ_{rk}' и u_{k}'' , σ_{rk}'' . Очевидно, разность этих решений

$$u_k = u_k' - u_k'; \ \sigma_{rk} = \sigma_{rk}' - \sigma_{rk}'$$

при отсутствии массовых сил должна удовлетворять основным уравнениям статики упругого тела (5.1), (5.2). В силу этого для u_k и σ_{rk} имеет место формула (4.62)

$$\int_{\omega} T_{nr} \mu_r d\omega = 2 \int_{\tau} A d\tau. \tag{5.41}$$

В случае первой основной граннчной задачи для решения, составленного из разности двух решений данной задачи, на поверхности тела $T_{nr} = 0$, так как оба решения должны удовлетворять условиям (5.38) при одних и тех же силах, заданных на поверхности этого тела.

В случае второй основной граничной задачи для решения, составленного из разности двух решений данной задачи, аналогично предыдущему случаю, на поверхности тела будем иметь $u_r = 0$.

Наконец, в случае смешанной задачи на одной части поверхности $T_{nr}=0$, а на другой $u_r=0$.

Таким образом, во всех трех основных граничных задачах подынтегральная функция на поверхности тела равна нулю, т. е.

$$T_{nr}u_r=0$$

поэтому во всех трех случаях

$$\int_{\tau} A d\tau = 0. \tag{5.42}$$

Учитывая, что A есть положительная квадратичная форма, из (5.42) получим

A=0.

Как следует из (4.36), это, в свою очередь, возможно при $e_{rh} = 0$. Отсюда заключаем, что $e_{rh}' = e_{rh}''$ или, на основании обобщенного закона Гука (4.35), $\sigma_{rh}' = \sigma_{rh}''$. Следовательно, оба решения дают одинаковое напряженное или деформированное состояние.

Таким образом, теоремы единственности решения указанных задач доказаны. Необходимо отметить, что из равенства нулю компонентов малой деформации, как это вытекает из формулы (3.26), не следует $u_r = 0$. Поэтому при решенин первой основной граничной задачн мы можем получить для проекции перемещения u_r различные значения, отличающиеся друг от друга только жестким перемещением всего тела, не влияющим на напряженное или деформированное состояние тела. Во второй и третьей основных граничных задачах указанного различия не будет, ибо на всей поверхности во второй задаче или на части поверхности в третьей задаче будут заданы перемещения.

В этом параграфе мы доказали, что система (5.1), (5.2) при заданных внешних силах однозначно определяет напряженное или деформированное состояние тела. В приведениом доказательстве теоремы единственности решения упомянутых граничных задач, которое дано Кирхгофом, тело может быть принято как односвязным,

так и многосвязным.

§ 35. Основные задачи динамики упругого тела

В случае динамики упругого тела, как и в случае статики, для уравнений (5.4) также ставятся три основные задачи. В отличие от основных граничных задач статики упругого тела, в случае динамической нагрузки к граничным условиям следует присоединить еще и изчальные условия, состоящие в задании проекции вектора перемещения u_k° и проекции вектора скорости v_k° точки тела в некоторый момеит времени t_0 , с которого начинается изучение задачи, т. е.

$$u_k(x_1, x_2, x_3; t) |_{t=t_0} = u_k^{\circ}(x_1, x_2, x_3),$$
 (5.43)

$$\frac{\partial}{\partial t} u_{k}(x_{1}, x_{2}, x_{3}; t)|_{t=t_{0}} = v_{k}^{\circ}(x_{1}, x_{2}, x_{3}). \tag{5.44}$$

Таким образом, интегралы системы уравнений (5.4) должны удовлетворять не только граничным, но и начальным условиям (5.43), (5.44).

Как и в предыдущем параграфе, докажем теоремы единственности решений указаиных здесь задач, не останавливаясь на доказательствах теорем существования. Допуская, что эти задачи имеют два решения, рассмотрим их разность, являющуюся решением системы уравнений (5.4) при $F_k = 0$. Для этого решения:

в случае первой задачи на поверхности тела вектор напряжения $T_n = 0$ при $t \geqslant t_0$;

в случае второй задачи вектор перемещения точки поверхности тела u=0 при $t \ge t_0$ и, следовательно, $\frac{\partial u}{\partial t} = 0$ на поверхности ω ;

в случае же третьей задачи на одной части поверхности $T_n=0$ при $t \ge t_0$, а на другой u=0 при $t \ge t_0$, следовательно, на этой части поверхности тела $\frac{\partial u}{\partial t} = 0$.

Так как оба решения задачи должны удовлетворять одним и тем же начальным условням, то для разности этих решений начальные условня будут однородными, т. е. в начальный момент времени t_0 имеет место

$$\mathbf{u} = \frac{\partial \mathbf{u}}{\partial t} = 0. \tag{5.45}$$

Из сказанного следует, что работа R, вычисленная для разности решений u при $t \ge t_0$, равна нулю. Учитывая это, из формулы (4.57) будем иметь

$$K + \int_{\tau} A d\tau = 0. \tag{5.46}$$

Так как кинетическая энергия тела K и энергия деформации суть положительные величины, то из (5.46) получим

$$K = 0; A = 0$$

и, следовательно,

$$\frac{\partial u}{\partial t}$$
 = 0; e_{th} = 0 при $t \gg t_0$.

Из условия $\frac{\partial u}{\partial t} = 0$ следует, что вектор перемещения u не зависит от временн; нз условия $e_{rh} = 0$ следует, что деформация равна нулю. Следовательно, решение u может выражать только жесткое перемещение тела. По условию в начальный момент u = 0, следовательно, это жесткое перемещение должно быть равно нулю во всех точках тела и во все моменты времени. Таким образом, два решения совпадают полностью.

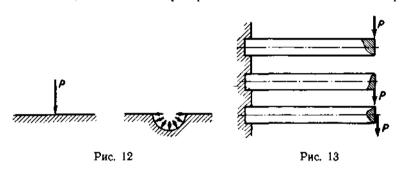
§ 36. Принцип Сен-Венана (принцип смягчения граничных условий)

Рассматривая задачи об изгибе и кручении длинных призматических брусьев, Сеи-Венан в 1855 г. опубликовал свой знаменитый принцип: «Способ приложения и распределения сил по концам призмы безразличен для эффектов, вызванных на остальной длине,

так что всегда возможно с достаточной степенью приближения заменить силы, которые были приложены, статически эквивалентными силами, имеющими тот же полный момент и ту же равнодействующую».

Спустя тридцать лет, в 1885 г. первая общая формулировка этого принципа была дана Буссинеском: «Уравновешениая система внешних сил, приложенная к упругому телу, когда все точки приложения сил этой системы лежат внутри данной сферы, производит деформации, пренебрежимо малые на расстояниях от сферы, достаточно больших по сравнению с ее раднусом».

Буссинеск для доказательства принципа Сен-Венана рассмотрел полубесконечное тело, находящееся под действием сосредоточенных сил, перпендикулярных к его плоской границе. Небезынтересно заметить, что до сих пор строго общего доказательства прин-



ципа Сен-Венана не имеется. Существующие в этом направлении попытки посвящены в основном оценке погрешности принципа Сеи-Венана применятельно к призматическим, а также к телам, все

размеры которых являются величинами одного порядка. Вопрос об оценке погрешности этого принципа применительно к тонкостениым стержням и оболочкам, ввиду его большой сложности, разработан

слабо.

При решении задач теорин упругости часто обращаются к принципу Сен-Венана. Если при решении задачи граничные условия задаются точно согласно истинному распределению сил, то решение может оказаться весьма сложным. В силу принципа Сен-Венана можно, смягчив граничные условия, добиться такого решения, чтобы оно дало для большей части тела поле тензора напряжений, очень близкое к истинному. Определение тензора напряжений в месте приложения нагрузок составляет особые задачи теорин упругости, называемые контактными задачами или задачами по исследованню местных напряжений. На рис. 12 показаны две статически эквивалентные системы сил: одна в виде сосредоточенной силы P, перпендикулярной к плоской границе полубесконечной пластинки, а другая — в виде равномерно распределенных на полуцилиндрической поверхности сил, равнодействующая которых равна силе P и перпендикулярна к границе пластинки. В достаточно удаленных

от места приложения указанных сил точках тензор напряжений в обоих случаях практически одинаков. Области консольной балки, тензор напряжений в которых существенно зависит от способа при-

ложения силы, на рис. 13 заштрихованы.

Эффективное решение указанных в § 34 граничных задач упругого равновесия в общем случае представляет большие трудности. Принцип Сен-Венана в этом отношении занимает особое место в теории упругости. Благодаря этому принципу в настоящее время мы располагаем решениями многочисленных задач теории упругости, ибо принцип Сен-Венаиа позволяет смягчить граничные условия: заданная система сил, приложенная к небольшой части упругого тела, заменяется другой, удобной для упрощения задачи, статически эквивалентной системой сил, приложенной к той же части поверхиости тела.

§ 37. Прямые и обратные решения задач творин упругости. Полуобратный метод Сен-Венана

В прямых решениях задач об упругих телах ищутся тензоры напряжений, деформаций и вектор перемещения, вызываемые действующими на них внешними силами. Для этого следует проинтегрировать дифференциальные уравнения Ляме (5.4), если за основные неизвестные приняты перемещения u_{k} , и дифференциальные уравнения (5.26) и соотношения Бельтрами — Митчелла (5.33), (5.34), если за основные неизвестные приняты компоненты тензора напряжений при заданных граничных и начальных условиях. В первом случае говорят, что задача решается в перемещениях, во втором в напряжениях.

В решениях обратных задач задаются либо перемещения, либо компоненты тензора деформаций в рассматриваемом теле и определяются все остальные величины, в том числе и внешние силы, Решения обратных задач особых трудностей не представляют, однако не всегда возможно прийти к решениям, представляющим какой либо практический интерес. Исходя из этого Сен-Венаном предложен полуобратный метод, состоящий в частичном задании одновременно перемещений и напряжений, затем в определении при помощи уравнений теории упругости уравнений, которым должны удовлетворять оставшиеся перемещения и напряжения. Полученные уравнения сравнительно легко интегрируются. Таким образом, этим методом можно получить полное и точное решение для большого числа частных задач, наиболее часто встречающихся в практике. Сен-Венан применил свой метод к задачам нестесиенного кручения и изгиба призматических тел.

§ 38. Простейшие задачи теории упругости

К простейшим задачам теории упругости мы будем относить те из них, в которых в любой точке тела компоненты напряжений, а следовательно, и деформаций постоянны или линейно зависят от координат. Очевидно, в простейших задачах соотношения Бельтрами — Митчелла или уравнения сплошности деформаций удовлетворяются тождественно. Эти задачи решаются полуобратным методом.

1. Всестороннее равномерное давление.

Пусть тело подвержено всестороннему равномерному внешнему давлению — n p (n - единичный вектор по нормали к поверхности тела). Массовыми силами пренебрегаем. Зададимся тензором напряжений в виде

$$\mathbf{d}_{11} = \mathbf{d}_{22} = \mathbf{d}_{33} = -p, \quad \mathbf{d}_{12} = \mathbf{d}_{23} = \mathbf{d}_{31} = 0,$$
 (5.47)

который удовлетворяет дифференциальным уравнениям равновесня (2.25), а также соотношениям Бельтрами — Митчелла.

Определим внешине силы, вызывающие в рассматриваемом теле тензор напряжений в виде (5.47); на основании формул (2.22) имеем

 $T_{nk} = -pn_k$

или

$$T_n = -np$$

т. е. вектор напряжения, приложенный на поверхности тела, должен представлять собой давление — $n\rho$, что имеет место по заданию. Таким образом, во всех точках тела любые три взаимно перпендикулярные сечення суть главные площадки. На основании обобщенного закона Гука (4.50) компоненты тензора деформаций будут равны

$$e_{\bf kk} = -\frac{1-2\bf v}{E} p; \quad e_{\bf kr} = 0 \quad (k \neq r).$$
 (5.48)

Допустим, что данное тело закреплено в некоторой точке, которую примем за начало координатных осей, и в этой точке закреплено элементарное волокно, расположенное на осн x_3 ; кроме того, стеснен поворот элементарного волокна, расположенного на оси x_2 , в плоскости x_1x_2 . Аналитическая запись этих условий закрепления соответственно для всех $x_k=0$ такова

$$u_k = 0, \quad \frac{\partial u_1}{\partial x_3} = \frac{\partial u_2}{\partial x_3} = \frac{\partial u_1}{\partial x_2} = 0.$$
 (5.49)

Подставляя решение (5.48) в формулы (3.44) и учитывая условия закрепления (5.49), после несложных вычислений определим проекции вектора упругого перемещения.

$$u_{k} = -\frac{1 - 2v}{E} px_{k}. \tag{5.50}$$

Следовательно, перемещения точек тела радиальные, причем они растут пропорционально расстоянию от начала координат и симметричны относительно него.

2. Осевое растяжение призматического бруса.

Пусть призматическое тело с прямолниейной осью и перпендикулярными к ней основаниями произвольной формы подвержено осевому растяжению. Массовыми силами пренебрегаем. Теизор напряжений, выбранный в виде

$$\sigma_{11} = \sigma_{22} = \sigma_{12} = \sigma_{23} = \sigma_{31} = 0, \quad \sigma_{33} = p,$$
 (5.51)

удовлетворяет дифференциальным уравнениям равновесия (2.25), а также соотношениям Бельтрами — Митчелла. Определим внешние силы, вызывающие в данном призматниеском теле тензор напряжений вида (5.51). В силу формул (2.22) имеем: на боковой поверхности бруса $(n_3=0)$

$$T_{\sigma 1} = T_{\sigma 2} = T_{\sigma 3} = 0,$$
 (5.52)

на основаниях бруса $[\cos(x_3, x_1) = \cos(x_3, x_2) = 0; \cos(x_3, x_3) = \pm 1]$

$$T_{31} = T_{32} = 0, T_{33} = +p.$$
 (5.53)

Равенства (5.52) показывают, что боковая поверхность тела должна быть свободна от внешних сил, что вполне справедливо, так как на тело действуют только осевые силы. Равенства (5.53) показывают, что на основаниях бруса должны быть приложены равномерно распределенные растягивающие усилия интенсивностью р. Фактически передача растягивающей силы на рассматриваемый брус может сильно отличаться от равномерно распределенных растягивающих сил. Однако, согласно принципу Сен-Венана, на достаточо удаленной от оснований бруса части его решение (5.51) можно принять за точное.

На основании обобщенного закона Гука (4.50) компоненты тензора деформаций будут равны

$$e_{12} = e_{23} = e_{31} = 0,$$
 $e_{11} = -\frac{v}{E} \sigma_{33}, \quad e_{22} = -\frac{v}{E} \sigma_{33}, \quad e_{33} = \frac{\sigma_{33}}{E}.$ (5.54)

В центре тяжести верхнего сечения бруса, в котором расположено начало координат, как и в первой задаче, примем граничные условия

$$u_k = 0, \quad \frac{\partial u_1}{\partial x_2} = \frac{\partial u_2}{\partial x_3} = \frac{\partial u_1}{\partial x_3} = 0 \quad \text{для } x_k = 0.$$
 (5.55)

Подставляя решение (5.44) в формулы (3.44), с учетом (5.55) получим

$$u_1 = -\frac{v_p}{E} x_1, \ u_2 = -\frac{v_p}{E} x_2, \ u_3 = \frac{p}{E} x_3.$$
 (5.56)

Первые две формулы (5.56) показывают, что во всех поперечных

сечениях перемещения u_1 и u_2 одинаковы и пропорциональны расстоянию данной точки поперечного сечения до оси бруса. Третья формула (5.56) показывает, что плоские сечения после деформации остаются плоскими. В курсе сопротивления материалов последний результат принимается за исходное предположение, носящее название «гипотеза плоских сечений».

- 3. Растяжение призматического бруса под действием собственного веса.
- а) Пусть приэматический брус длиной l, закрепленный своим верхним концом, подвержен деформации растяжения под действием собственного веса. Обозначим через ρ плотность материала. Оси системы координат выберем так, чтобы начало ее поместилось в центре тяжести верхиего основания, перпендикулярного к оси бруса, и одна из осей системы, направленная вертикально вниз, например, x_3 , совпала с осью бруса. Тогда проекции массовой силы будут

$$F_1 = F_2 = 0$$
, $F_3 = g$.

Пользуясь полуобратным методом Сен-Венана, выберем компоненты тензора напряжений в виде

$$\sigma_{11} = \sigma_{22} = \sigma_{12} = \sigma_{23} = \sigma_{31} = 0,$$

 $\sigma_{33} = ax_3 + b.$ (5.57)

Здесь a, b — пока неизвестные постоянные. Этими компонентами тензора напряжений соотношения Бельтрами — Митчелла удовлетворяются тождественно; тождественно удовлетворяются также первые два уравнения равновесия, а из третьего уравнения получаем

$$a = -\rho g$$
.

В силу этого будем иметь

$$\sigma_{33} = -\rho g x_3 + b.$$

Учитывая формулы (5.57) и имея в виду, что $n_3 = 0$, где n — внешняя нормаль к поверхности бруса, для проекции силы, действующей на боковой поверхности бруса, на основании (2.22) будем иметь

$$T_{n1} = T_{n2} = T_{n3} = 0.$$

Как видно из последних равенств, боковая поверхность бруса должна быть свободиа от сил, что имеет место в действительности, так как брус находится под действием лишь собственного веса. На нижием основании бруса при $x_3 = l$ имеем

$$n_1 = n_2 = 0, \quad n_3 = 1,$$

где n — внешняя нормаль инжиего основания. Согласно формулам (2.22)

$$T_{n1}^* = 0$$
, $T_{n2}^* = 0$, $T_{n3}^* = -\rho g l + b$,

В силу условий задачи нижнее основание свободно от сил, поэтому

$$T_{n3}^* = -\rho g l + b = 0$$

откуда

$$b = \rho g l$$
.

Окончательно имеем

$$\sigma_{33} = \rho g (-x_3 + l).$$
 (5.58)

Поступая аналогичным образом, на верхнем основании бруса при $x_3 = 0$ будем иметь

 $T_{n1}^{**} = T_{n2}^{**} = 0, \quad T_{n3}^{**} = -pgl.$

Это соответствует такому закреплению верхнего основания, при котором в нем возникают только нормальные, равномерно распределенные по всему основанию напряжения. Такое закрепление практически осуществить не представляется возможным, но в силу принципа Сен-Венана решение (5.57) может быть принято за точное и при любом другом способе закрепления.

На основании обобщенного закона Гука компоненты тензора де-

формаций будут

$$e_{11} = e_{22} = -\frac{v}{E} \rho g (-x_3 + t), \quad e_{33} = \frac{1}{E} \rho g (-x_3 + t),$$

 $e_{12} = e_{23} = e_{31} = 0.$ (5.59)

При граничных условиях (5.55) второй задачи с учетом (5.59) из формул (3.44) будем иметь

$$\begin{split} u_1 &= \frac{vg\rho}{E} \ x_1(x_3 - l), \quad u_2 &= \frac{vg\rho}{E} \ x_2(x_3 - l), \\ u_3 &= -\frac{g\rho}{2E} \left[x_3^2 + v \left(x_1^2 + x_2^2 \right) - 2lx_3 \right] \end{split} \tag{5.60}$$

Точки, лежащие на оси бруса, как показывает третья формула (5.60), перемещаются лишь вдоль этой оси.

Так как в поперечных сечениях бруса отсутствуют касательные напряжения, а следовательно, и сдвиги, то эти сечения после деформации бруса останутся нормальными ко всем волокнам и, как показывает третья формула (5.60), сечения обращаются в параболонды вращения, обращенные выпуклостью вниз.

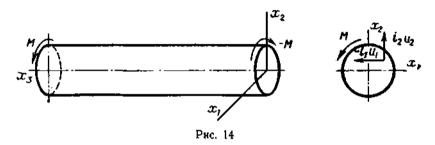
б) Приэматический брус длиной l, закрепленный своим верхиим концом, находится под действием своего веса и силы P, приложенной к свободному концу в направлении оси бруса. Поместим начало координат в центре тяжести верхнего сечения и одну из осей κ_3 направим вдоль оси бруса вниз. Исходя из принципа Сен-Венана, заменим силу P статически ей эквивалентной, равномерно распределенной по нижнему основанию бруса нагрузкой интенсивностью $p = \frac{P}{\omega}$ (ω — площадь нижнего основания, перпендикулярного к

оси бруса); тогда, в силу линейности задачи, решение будет представлено в виде суммы решений второй и третьей задач.

4. Кручение круглого призматического бруса.

Пусть на крайних поперечных сеченнях круглого призматического бруса с осью ox_3 действуют пары сил, моменты которых по величине равны, но знаки различны; в этом случае брус подвержен деформации кручения (рис. 14); боковая поверхность бруса свободна от поверхностных сил и объемные силы отсутствуют $(F_k=0)$.

Элементарное решение задачи в теории сопротивления материалов основывается на предположении, что поперечные сечения бруса, оставаясь плоскими, с сохранением между собой расстояний поворачиваются относительно друг друга и их радиусы не нскривляются. Если принять во внимание это предположение, то проек-



ции вектора перемещения некоторой точки в каком-либо поперечном сечении бруса будет

$$u_1 = -\tau x_2 x_3, \quad u_2 = \tau x_1 x_3, \quad u_3 = 0,$$
 (5.61)

где т — постоянный угол закручивания, рассчитанный на единицу длины бруса.

Проверим, совместимы ли эти перемещения со всеми основными уравнениями теории упругости. Подставив (5.61) в формулы (3.18), для компонентов тензора деформаций будем иметь

$$e_{11} = e_{22} = e_{33} = e_{12} = 0,$$

$$2e_{23} = \frac{\partial u_2}{\partial x_3} + \frac{\partial u_3}{\partial x_2} = \tau x_1,$$

$$2e_{31} = \frac{\partial u_1}{\partial x_3} + \frac{\partial u_3}{\partial x_1} = -\tau x_2.$$
(5.62)

Объемная деформация

$$\theta = e_{11} + e_{22} + e_{33} = 0. (5.63)$$

Как вндио из формул (5.62), уравнения совместности Сен-Венана удовлетворяются тождественно.

Учитывая, что массовые силы равны нулю и имеет место соотношение (5.63), убеждаемся, что (5.61) удовлетворяют уравнениям упругого равновесня Ляме (5.8).

На основании обобщенного закона Гука компоненты напряжений будут

$$\sigma_{11} = \sigma_{22} = \sigma_{33} = \sigma_{12} = 0,
\sigma_{23} = \mu \tau x_1 \quad \sigma_{31} = -\mu \tau x_2$$
(5.64)

Таким образом, в любом поперечном сечении бруса действуют только два компонента касательных напряжений. Подставляя (5.64) в формулы (2.22), на боковой поверхности, где n_3 =0, будем иметь T_{nk} =0. Следовательно, боковая поверхность бруса должна быть свободна от напряжений, что действительно имеет место. Далее, подставляя (5.64) в формулы (2.22) для крайних поперечных сечений (n_1 = n_2 =0, n_3 = \pm 1), получим поверхностные силы, соответствующие решению (5.61), в виде

$$T_{n1} = \mp \mu \tau x_2, \quad T_{n2} = \pm \mu \tau x_1, \quad T_{n3} = 0.$$

Таким образом, решение (5.61) приводит к выводу, что в крайних поперечных сечениях бруса должны действовать только касательные силы, распределенные по закону (5.64). Главный вектор и главный момент этих сил относительно центра круга будут

$$\begin{split} V_1 = & \int_{\omega} T_{n1} d\omega = - \mu \tau \int_{\omega} x_2 d\omega, \\ V_2 = & \int_{\omega} T_{n2} d\omega = \mu \tau \int_{\omega} x_1 d\omega, \\ L = & \int_{\omega} (T_{n2} x_1 - T_{n1} x_2) d\omega = \mu \tau \int_{\omega} (x_1^2 + x_2^2) d\omega. \end{split}$$

В силу того, что осн ox_1 и ox_2 проходят через центр тяжести круга, статические моменты его площади будут

$$\int_{\omega} x_2 d\omega = \int_{\omega} x_1 d\omega = 0.$$

Окончательно имеем

$$V_1 = V_2 = 0$$
, $L = \mu \tau I_0$

где I_0 — полярный момент инерции площади круга,

$$I_0 = \int_0^1 (x_1^2 + x_2^2) d\omega = \frac{\pi R^4}{2}$$
,

здесь R — раднус окружности.

Осуществление передачи внешних сил на концах бруса по закону (5.64) практически невозможно, но на основании принципа Сен-Венана решение (5.64) можно считать точным при любом законе передачи внешних сил, если соблюдены условия статической эквивалентности, т. е. постоянную τ выбираем так (это возможио), чтобы момент M приложенной пары сил на одном из крайних сечений был равен равнодействующему моменту L_0 , т. е.

$$L_0\mu\tau I_0=M$$
,

откуда получаем

$$\tau = \frac{M}{\mu I_0},$$

что дает закон Гука при кручении круглого призматического бруса.

5. Чистый изгиб призматического бруса.

Примем ось бруса за ох3, а главные центральные оси инерции поперечного сечения за осн ox_1 и ox_2 , при этом ось ox_1 направим в сторону растянутых волокон (рис. 15).

Предположим, что боковая поверхность бруса свободна от внешних сил и массовые силы отсутствуют. Кроме того, пусть в крайних



Рис. 15

сечениях рассматриваемого бруса приложены две сил, плоскости действия которых совпадают с одной главных его плоскостей, менты их равны по величине н знаки противоположны. В этом случае брус подвергается чистому изгибу н, как известно из теорин сопротивления

материалов, решение этой задачи основано на предположении, что каждое поперечное сечение, оставаясь плоским, поворачивается вокруг центральной оси этого сечения, перпендикулярной плоскости действия пар (нейтральная ось — ox_2), на определенный угол. Положим, что компоненты тензора напряжений

$$\sigma_{11} = \sigma_{22} = \sigma_{12} = \sigma_{13} = \sigma_{32} = 0; \quad \sigma_{33} = ax_1,$$
 (5.65)

где a — некоторая постоянная; x_1 — расстояние точки поперечного сечення, в которой вычисляется нормальное напряжение озз, до нейтральной оси этого сечения.

Проверим, совместимы ли компоненты напряжений с основными уравнениями теории упругости. Ввиду того, что рассматриваемая задача также является простейшей задачей теории упругости, компоненты тензора напряжений (5.65) тождественно удовлетворяют соотношениям Бельтрами — Митчелла. Компоненты тензора напряжений (5.65) также удовлетворяют уравнениям упругого равновесия.

На боковой поверхности бруса, где $n_3 = 0$, на основании формул (2.22) с учетом (5.65) будем иметь

$$T_{n1} = T_{n2} = T_{n3} = 0.$$

Таким образом, боковая поверхность должна быть свободна от внешинх сил, что имеет место в действительности.

В крайних сечениях, где $\cos(x_3, x_1) = \cos(x_3, x_2) = 0$, $\cos(x_3, x_3) = \pm 1$, также на основании формул (2.22) с учетом (5.65) имеем

$$T_{n1}^* = T_{n2}^* = 0, \quad T_{n3}^* = \pm ax_1.$$
 (5.66)

Формулы (5.66) показывают, что в крайних сечениях бруса должны быть приложены только нормальные напряжения, распределенные по закону (5.66). Главный вектор и главный момент этих сил будут

$$V_3 = \int_{\infty} \sigma_{33} d\omega = a \int_{\omega} x_1 d\omega,$$

$$L_1 = \int_{\omega} \sigma_{33} x_2 d\omega = a \int_{\omega} x_1 x_2 d\omega,$$

$$L_2 = \int_{\omega} \sigma_{33} x_1 d\omega = a \int_{\omega} x_1^2 d\omega.$$

Учитывая, что оси ox_1 и ox_2 направлены вдоль главных центральных осей инерции поперечного сечения, статический момент относительно оси ox_2 и центробежный момент инерции площади сечения относительно осей ox_1 и ox_2 равны нулю, окончательно нмеем

$$L_2 = aI$$

где I — момент инерции площади сечения относительно нейтральной осн ox_2 .

На практике осуществить передачу внешних сил по закону (5.66) не представляется возможным; поэтому, исходя из принципа Сен-Венана, вместо этих сил можно взять нагрузку в виде изгибающих моментов так, чтобы было выполнено условне эквивалентности

aI = M

откуда

$$a = \frac{M}{I}$$

и, таким образом,

$$\sigma_{33} = \frac{M}{I} x_1.$$

На основании обобщенного закона Гука для компонентов тензора деформаций будем иметь

$$e_{11} = e_{22} = -\frac{v}{E} \sigma_{33} = -\frac{vM!}{E!} x_1,$$

$$e_{33} = \frac{M}{E!} x_1,$$

$$e_{12} = e_{23} = e_{31} = 0.$$
(5.67)

Поместим начало координат в центре тяжести левого крайнего сечения, в котором закрепим брус так, чтобы удовлетворялись условия

$$u_1 = u_2 = u_3 = \frac{\partial u_1}{\partial x_3} = \frac{\partial u_2}{\partial x_3} = \frac{\partial u_1}{\partial x_2} = 0.$$

Тогда из (3.44) с учетом условий закрепления и формул (5.67) **после некоторых** преобразований для определения перемещений получим формулы

$$u_{1} = \frac{M}{2EI} \left[x_{3}^{2} - v \left(x_{1}^{2} - x_{2}^{2} \right) \right],$$

$$u_{2} = -\frac{vM}{EI} x_{1}x_{2},$$

$$u_{3} = \frac{M}{EI} x_{1}x_{3}.$$
(5.68)

Ось бруса до деформации $x_1 = x_2 = 0$, как показывают формулы (5.68), оставаясь в плоскости ox_1x_3 , называемой плоскостью изгиба, носле деформации обращается в параболу

$$u_1 = -\frac{M}{2EI} x_3^2$$
, $u_2 = u_3 = 0$.

Кривизна упругой линии с точностью до малых величин высшего **норидка равна**

$$K = \frac{1}{R} = \frac{d^2u_1}{dx_2^2}.$$

Подставляя выражение u_1 , получаем формулу

$$\frac{1}{R} = -\frac{M}{EI},$$

определяющую кривизну оси бруса, пропорциональную величине изгибающего момента. Так как кривизна постоянна, то упругая линия— парабола с точностью до малых величин высшего порядка может быть заменена окружностью.

Как следует из формулы для перемещення u_1 , любое поперечное сечение x_3 = const после деформации переходит в плоское сечение.

ПЛОСКАЯ ЗАДАЧА ТЕОРИИ УПРУГОСТИ

При решении задач теории упругости для общего случая трехмерных тел встречаются большие математические затруднения; это обстоятельство вынуждает переходить к решению более или менее шпроких классов частных задач, одним из которых является плоская задача теорин упругости. В плоской задаче теорин упругости рассматриваются три случая упругого равновесия тела, имеющих большое значение для практики: плоская деформация, плоское напряженное состояние.

§ 39. Плоская деформация

Деформация тел называется плоской, если вектор перемещення любой точки параллелен некоторой плоскости, называемой плоскостью деформации, и не зависит от расстояния рассматриваемой точки до этой плоскости.

Допустим, что тело имеет плоскую деформацию, параллельную плоскости ox_1x_2 , тогда

$$u_1 = u_1(x_1, x_2), \quad u_2 = u_2(x_1, x_2), \quad u_3 = 0.$$
 (6.1)

Внося (6.1) в формулы (3.26), для компонентов тензора деформаций будем иметь

$$e_{11} = \frac{\partial u_1}{\partial x_1}, \quad e_{22} = \frac{\partial u_2}{\partial x_2}, \quad e_{12} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_1}{\partial x_2} + \frac{\partial u_2}{\partial x_1} \right);$$
 (6.2)

последние, вообщє говоря, отличны от нуля и не зависят от x₃, а остальные

$$e_{23} = e_{31} = e_{33} = 0.$$

При этом объемиая деформация равна

$$\theta_1 = \frac{\partial u_1}{\partial x_1} + \frac{\partial u_2}{\partial x_2}$$

и также является функцией лишь координат x_1 и x_2 .

В этом случае формулы обобщенного закона Гука примут вид

$$\sigma_{11} = \lambda^{a}_{1} + 2\mu e_{11}, \quad \sigma_{22} = \lambda \theta_{1} + 2\mu e_{22},
\sigma_{12} = 2\mu e_{12}, \quad \sigma_{23} = \sigma_{31} = 0, \quad \sigma_{23} = \lambda \theta_{1}.$$
(6.3)

Следовательно, при плоской деформации тензор напряжений, в об-

щем случае, состоит из четырех отличных от нуля компонентов, **завися**щих от двух аргументов x_1 и x_2 . Благодаря наличию компонента σ_{33} обеспечивается состояние плоской деформации. Легко показать, что при плоской деформации тела число независимых компонентов тензора напряжений равно трем. В самом деле, складывая первые две формулы (6.3) и учитывая пятую формулу (6.3), получим

$$\sigma_{33} = \frac{\lambda}{2(\lambda + \mu)} (\sigma_{11} + \sigma_{22}).$$

откуда с учетом формулы (4.41) имеем

$$\sigma_{33} = \nu (\sigma_{11} + \sigma_{22}).$$
 (6.4)

В разбираемом случае дифференциальные уравнения равновесия (2.25) примут вид

$$\frac{\partial \sigma_{11}}{\partial x_1} + \frac{\partial \sigma_{12}}{\partial x_2} + \rho F_1 = 0, \quad \frac{\partial \sigma_{12}}{\partial x_1} + \frac{\partial \sigma_{22}}{\partial x_2} + \rho F_2 = 0, \quad F_3 = 0. \quad (6.5)$$

Эти уравнения показывают, что массовая сила, приложенная к любой точке тела, должна быть параллельна плоскости деформации и не должна зависеть от координаты x₃.

Уравнения Ляме (5.6) также соответственно упрощаются, приинмая вид

$$(\lambda + \mu) \frac{\partial \theta_1}{\partial x_1} + \mu \Delta u_1 + \rho F_1 = 0,$$

$$(\lambda + \mu) \frac{\partial \theta_1}{\partial x_2} + \mu \Delta u_2 + \rho F_2 = 0,$$
(6.6)

здесь ∆ — двумерный оператор Лапласа.

Из условий совместности деформаций Сен-Венана, как легко видеть, остается следующее:

$$\frac{\partial^2 e_{11}}{\partial x_2^2} + \frac{\partial^2 e_{22}}{\partial x_1^2} = 2 \frac{\partial^2 e_{12}}{\partial x_1 \partial x_2}, \tag{6.7}$$

остальные же пять условий удовлетворяются тождественио.

Для изотропного однородного тела уравнение совместности (6.7) при отсутствии массовых сил на основании (6.3) и (6.5) пришет вид

$$\Delta(\sigma_{11} + \sigma_{22}) = 0. \tag{6.8}$$

Действительно, из формул закона Гука (6.3) с учетом соотношения (6.4) имеем

$$e_{11} = \frac{1}{2\mu} \left[\sigma_{11} - \frac{\lambda}{2(\lambda + \mu)} (\sigma_{11} + \sigma_{22}) \right],$$

$$e_{22} = \frac{1}{2\mu} \left[\sigma_{22} - \frac{\lambda}{2(\lambda + \mu)} (\sigma_{11} + \sigma_{22}) \right],$$
(6.9)

$$e_{12}=\frac{1}{2\mu}\,\sigma_{12},$$

с другой стороны, из дифференциальных уравнений (6.5) при $F_1 = F_2 = 0$ имеем

$$\frac{\partial^2 \sigma_{11}}{\partial x_1^2} + \frac{\partial^2 \sigma_{22}}{\partial x_2^2} = -2 \frac{\partial^2 \sigma_{12}}{\partial x_1 \partial x_2}. \tag{6.10}$$

Подставим (6.9) в (6.7), с учетом (6.10) придем к уравнению (6.8), которое называется уравнением Леви.

которое называется уравнением Леви. Учитывая закон Гука в форме (6.9), условию совместности де-

формаций (6.7) придадим другой вид

$$-\frac{\partial^{2}}{\partial x_{2}^{2}}\left[\sigma_{11}-\nu\left(\sigma_{11}+\sigma_{22}\right)\right]+\frac{\partial^{2}}{\partial x_{1}^{2}}\left[\sigma_{22}-\nu\left(\sigma_{11}+\sigma_{22}\right)\right]=2\frac{\partial^{2}\sigma_{12}}{\partial x_{1}\partial x_{2}}. \quad (6.11)$$

Из определення плоской деформации вытекает, что она точно возникает в призматическом теле бесконечно большой длины с прямолинейной осью и притом поверхностные и массовые силы должны лежать в плоскостях поперечных сечений и не должны зависеть от координаты вдоль оси тела. Когда призматическое тело имеет конечную длину, плоская деформация в нем реализуется не точно, причем чем длиннее тело, тем точнее реализуется плоская деформация при условин, что на его торцах приложены силы, распределенные по закону $\sigma_{33} = \lambda \theta_1$.

Поскольку, согласно определению, условия на боковой поверхности призматического тела не зависят от координаты x_3 , граничные условия задаются на контуре одного из поперечных сечений или на нескольких контурах, если сечение многосвязное. Таким образом, система дифференциальных уравнений равновесия (6.5) и соотношения (6.3), наряду с контурными условнями, характеризуют более простые задачи статики упругого тела (§ 35); при этом здесь также различают три основные двумерные граничные задачи.

Для первой основной граничной задачи контурные условня, согласно (2.22), записываются в виде

$$\sigma_{11}n_1 + \sigma_{12}n_2 = T_{n1},$$

$$\sigma_{12}n_1 + \sigma_{22}n_2 = T_{n2}.$$
(6.12)

Дифференциальные уравнения равновесня и уравнение Леви, а также контурные условия (6.12) при отсутствии массовых сил не содержат упругих постоянных материала. Следовательно, в случае плоской деформации при отсутствии массовых сил напряженное состояние тела в любом его односвязном сечении, параллельном плоскости деформации, определяется заданными на контуре этого сечения силами, его формой и не зависит от свойств материала.

Если сечение представляет собой многосвязную область, то независимость напряженного состояния от свойств материала обеспечивается при дополнительном условии, заключающемся в уравновешивании внешних сил, приложенных к каждой из границ области. (Доказательство этого положения будет дано несколько позже.) Сказанное и составляет теорему Мориса Левн, лежащую в основе определения тензора напряжений на моделях из материала с другими упругими свойствами.

При плоской деформации, очевидно, будем иметь

$$2\omega_{12} = \frac{\partial u_2}{\partial x_1} - \frac{\partial u_1}{\partial x_2}$$
, $2\omega_{23} = 0$, $2\omega_{13} = 0$.

В дальнейшем для удобства ω_{12} обозначено через ω_3 . Из формул

$$2\omega_3 = \frac{\partial u_2}{\partial x_1} - \frac{\partial u_1}{\partial x_2}, \quad \theta = \frac{\partial u_1}{\partial x_1} + \frac{\partial u_2}{\partial x_2},$$

определив выражения

$$\Delta u_1 = \frac{\partial \theta_1}{\partial x_1} - 2 \frac{\partial \omega_3}{\partial x_2}, \quad \Delta u_2 = \frac{\partial \theta_1}{\partial x_2} + 2 \frac{\partial \omega_3}{\partial x_1}$$

н подставив их в уравнения равновесия Ляме (6.6), получим систему дифференциальных уравнений для θ_1 и ω_3 в виде

$$(\lambda + 2\mu) \frac{\partial \theta_1}{\partial x_1} - 2\mu \frac{\partial \omega_3}{\partial x_2} + \rho F_1 = 0,$$

$$(\lambda + 2\mu) \frac{\partial \theta_1}{\partial x_2} + 2\mu \frac{\partial \omega_3}{\partial x_1} + \rho F_2 = 0.$$

Если принять $F_1 = F_2 = 0$, то последние уравнения примут вид

$$\frac{\partial \theta_1}{\partial x_1} = \frac{\partial \omega^*}{\partial x_2}, \quad \frac{\partial \theta_1}{\partial x_2} = -\frac{\partial \omega^*}{\partial x_1},$$

где $\omega^* = \frac{2\mu}{\lambda + 2\mu} \omega_3$. Эти уравнения составляют дифференциальные соотношения Коши — Римана, следовательно, функции θ_1 , ω^* суть гармонически между собой сопряженные.

§ 40. Плоское напряженное состояние

Напряженное состояние пластинки называется плоским, если вектор напряжения на площадках, параллельных основаниям, равен нулю по всему ее объему.

Примем среднюю плоскость пластинки толщиной 2h за координатную плоскость Ox_1x_2 (рнс. 16). В силу определения

$$\sigma_{13} = \sigma_{23} = \sigma_{33} = 0$$

поэтому система дифференциальных уравнений (2.25) принимает вид (6.5).

Так как $\sigma_{33} = 0$, для изотропного тела будем иметь

$$\sigma_{33} = \lambda \left(\frac{\partial u_1}{\partial x_1} + \frac{\partial u_2}{\partial x_2} + \frac{\partial u_3}{\partial x_3} \right) + 2\mu \frac{\partial u_3}{\partial x_3} = 0.$$

Внеся отсюда значение $\frac{\partial u_3}{\partial x_3}$ через $\frac{\partial u_1}{\partial x_1}$ и $\frac{\partial u_2}{\partial x_2}$ в остальные формулы закона Гука, получим соотношения между компонентами тензоров напряжений и деформаций в виде

$$\sigma_{11} = \lambda^* \left(\frac{\partial u_1}{\partial x_1} + \frac{\partial u_2}{\partial x_2} \right) + 2\mu \frac{\partial u_1}{\partial x_1},$$

$$\sigma_{22} = \lambda^* \left(\frac{\partial u_1}{\partial x_1} + \frac{\partial u_2}{\partial x_2} \right) + 2\mu \frac{\partial u_2}{\partial x_2},$$

$$\sigma_{12} = \mu \left(\frac{\partial u_1}{\partial x_2} + \frac{\partial u_2}{\partial x_1} \right).$$

$$\frac{\partial u_3}{\partial x_3} = -\frac{\lambda}{\lambda + 2\mu} \left(\frac{\partial u_1}{\partial x_1} + \frac{\partial u_2}{\partial x_2} \right),$$

$$\frac{\partial u_2}{\partial x_3} + \frac{\partial u_3}{\partial x_2} = 0, \quad \frac{\partial u_1}{\partial x_3} + \frac{\partial u_3}{\partial x_1} = 0,$$
(6.14)

где

$$\lambda^* = \frac{2\lambda\mu}{\lambda + 2\mu}.$$

Как видно, формулы (6.13) получаются из первых трех формул (6.3) путем замены коэффициента Ляме λ на коэффициент λ^* . Подставив (6.14) в уравнения (5.6), получим

$$\begin{split} (\lambda^* + \mu) \, \frac{\partial \theta_1}{\partial x_1} + \mu \Delta u_1 + \rho F_1 = 0, \\ (\lambda^* + \mu) \, \frac{\partial \theta_1}{\partial x_2} + \mu \Delta u_2 + \rho F_2 = 0, \ F_3 = 0. \end{split}$$
 Здесь $\Delta = \frac{\partial^2}{\partial x_1^2} + \frac{\partial^2}{\partial x_2^2}$

Эти уравнения отличаются от уравнения (6.6) только заменой коэффициента λ на коэффициент λ^* и являются трехмерными.

Таким образом, несмотря на значительное упрощение основных уравнений задачи о плоском напряженном состоянии, эта задача остается трехмерной, поскольку координата x_3 не исключена из

приведенных выше уравнений. Однако Файлоном для случая. когда толщина пластинки достаточно мала, дана идея, позволяющая привести указанную задачу к двумерной. Она заключается в том, что вычисление значений средних величин вектора перемещения и тензора напряжений тонкой пластинке достаточно точно определяет решение задачи о плоском напряженном состоянии;

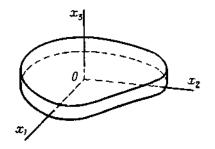


Рис. 16

последнее, следуя Ляву, называют «обобщенным плоским напряженным состоянием».

§ 41. Обобщенное плоское напряженное состояние

Теперь допустим, что пластинка высотой 2h нагружена по боковой поверхности внешними силами, параллельными основаниям и симметрично распределенными относительно средней плоскости; основания пластинки примем свободными от внешних сил. Кроме того, будем считать, что составляющая массовой силы, перпендикулярная средней плоскости пластинки, равна нулю, а две другие составляющие распределены симметрично относительно средней плоскости пластинки. Возникающее в такой пластинке напряженное состояние называется обобщенным плоским напряженным состоянием; оно часто встречается в приложениях и является важным для практики случаем.

По условию, на основаниях $x_3 = \pm h$

$$T_{n1} = \sigma_{13} = 0, \quad T_{n2} = \sigma_{23} = 0, \quad T_{n3} = \sigma_{33} = 0,$$
 (6.15)

а на боковой поверхности пластинки $T_{n3}=0$, кроме того, $F_3=0$. Из третьего дифференциального уравнения равновесия

$$\frac{\partial \sigma_{13}}{\partial x_1} + \frac{\partial \sigma_{32}}{\partial x_2} + \frac{\partial \sigma_{33}}{\partial x_3} + \rho F_3 = 0,$$

учитывая условня (6.15), при $x_3 = \pm h$ будем иметь

$$\frac{\partial \sigma_{33}}{\partial x_2} = 0.$$

Следовательно, при $x_3 = \pm h$ обращается в нуль не только величина σ_{33} , но и ее производная по координате x_3 ; поэтому при достаточно малой толщине пластинки величина σ_{33} будет очень малой и мы можем считать $\sigma_{33} = 0$ во всей пластинке.

В силу симметрии очевидно, что проекция вектора перемещения любой точки средней плоскости на ось ox_3 равна нулю и является нечетной функцией относительно x_3 , поэтому ее среднее значение $u_3^*=0$. Будем также считать, что изменения проекций u_1 (x_1 , x_2 , x_3), u_2 (x_1 , x_2 , x_3) по толщине пластинки малы, поэтому вместо величин u_1 , u_2 можно рассматривать их средние значения по толщине, которые определяются формулами

$$u_1^* = \frac{1}{2h} \int_{-h}^{h} u_1 dx_3, \quad u_2^* = \frac{1}{2h} \int_{-h}^{h} u_2 dx_3. \tag{6.16}$$

Умножнм обе части системы дифференциальных уравнений равновесия (2.25) на $(2h)^{-1}dx_3$ и проинтегрируем по координате x_3 от -h до +h; тогда, в силу условий (6.15),

$$\frac{1}{2\hbar} \int_{-\hbar}^{\hbar} \frac{\partial \sigma_{13}}{\partial x_3} = \frac{1}{2\hbar} [\sigma_{13}]_{-\hbar}^{\hbar} = 0,$$

$$\frac{1}{2\hbar} \int_{-\hbar}^{\hbar} \frac{\partial a_{23}}{\partial x_3} dx_3 = \frac{1}{2\hbar} [a_{23}]_{-\hbar}^{\hbar} = 0.$$

Окончательно получим (помня, что σ_{33} =0, F_3 =0)

$$\frac{\partial \sigma_{11}^*}{\partial x_1} + \frac{\partial \sigma_{12}^*}{\partial x_2} + \rho F_1^* = 0, \quad \frac{\partial \sigma_{12}^*}{\partial x_1} + \frac{\partial \sigma_{22}^*}{\partial x_2} + \rho F_2^* = 0. \quad (6.17)$$

$$-\frac{\partial \sigma_{13}^*}{\partial x_1} + \frac{\partial \sigma_{23}^*}{\partial x_2} = 0, \tag{6.18}$$

где

$$\sigma_{11}^* = \frac{1}{2h} \int_{-h}^{+h} \sigma_{11} dx_3, \dots, F_2^* = \frac{1}{2h} \int_{-h}^{+h} F_2 dx_3$$

представляют собой средние значения велични $\sigma_{11}, ..., F_2$ по толщине пластинки.

Из определения плоского напряженного состояния вытекает, что u_1 , u_2 , σ_{11} , σ_{22} , σ_{21} — четные функции x_3 , а σ_{13} , σ_{23} — нечетные. Следовательно, средние значения σ_{13}^* , σ_{23}^* равны нулю и уравнение (6.18) является тождеством.

Осредняя значения данных на боковой поверхности пластники внешних сил по ее толщине на контуре какого-либо сечения, параллельного основаниям (или на контурах, если сечение многосвязное), будем иметь

$$\sigma_{11}^* n_1 + \sigma_{12}^* n_2 = T_{n1}^*,$$

$$\sigma_{12}^* n_1 + \sigma_{22}^* n_2 = T_{n2}^*,$$
(6.19)

где

$$T_{n1}^* = \frac{1}{2h} \int_{-h}^{+h} T_{n1} dx_3; \quad T_{n2}^* = \frac{1}{2h} \int_{-h}^{+h} T_{n2} dx_3.$$

Из формул закона Гука (6.13), переходя к средним значениям и учитывая, что $\sigma_{33} = 0$, получим

$$\sigma_{11}^{*} = \lambda^{*} \theta_{1}^{*} + 2\mu \frac{\partial u_{1}^{*}}{\partial x_{1}}, \quad \sigma_{22}^{*} = \lambda^{*} \theta_{1}^{*} + 2\mu \frac{\partial u_{2}^{*}}{\partial x_{2}},$$

$$\sigma_{12}^{*} = \mu \left(\frac{\partial u_{1}^{*}}{\partial x_{2}} + \frac{\partial u_{2}^{*}}{\partial x_{1}} \right), \tag{6.20}$$

где введено обозначение

$$\theta_1^* = \frac{\partial u_1^*}{\partial x_1} + \frac{\partial u_2^*}{\partial x_2}.$$

Соотношения (6.20) между средними значениями компонентов тензора напряжений σ_{11}^* , σ_{22}^* , σ_{12}^* и производными средних значений

перемещений u_1^* u_2^* , при обобщенном плоском напряженном состоянии отличаются от соотношений (6.3) при плоской деформации только тем, что вместо упругой постоянной Ляме λ участвует постоянная λ^* . Дифференциальные уравнения равновесия (6.17) и контурные условия (6.19), которым должны удовлетворять σ_{12}^* , σ_{12}^* , полностью совпадают с дифференциальными уравнениями равновесия (6.5) и контурными условиями (6.12) при плоской деформации. Следовательно, для плоского обобщенного напряженного состояния уравнения равновесия Ляме и соотношения Бельтрами — Митчелла для осредненных величин будут записываться так же, как при плоской деформации (6.6) и (6.11), с той лишь разницей, что вместо λ будет фигурнровать λ^* .

Таким образом, приходим к весьма важному выводу, что различные по существу задачи плоской теории упругости — плоская деформация и обобщенное плоское напряженное состояние — математически идентичны.

§ 42. Функция напряжений Эри

Решение задач плоской теории упругости значительно упрощается, если массовыми силами пренебречь либо в силу их малости, либо, имея в виду, что всегда задачу при наличии массовых сил можно свести к задаче без массовых сил, если найти какое-либо частное решение соответствующих неоднородных дифференциальных уравнений равновесия. В дальнейшем будем предполагать, что массовые силы отсутствуют.

В плоской задаче теории упругости большую роль играет введенная впервые Эри вспомогательная функция. Следует отметить, что благодаря введению этой функции был создан плодотворный метод решения задач плоской теорин упругости.

В случае отсутствия массовых сил уравнения (6.5) примут вид

$$\frac{\partial \sigma_{11}}{\partial x_1} + \frac{\partial \sigma_{12}}{\partial x_2} = 0, \quad \frac{\partial \sigma_{12}}{\partial x_1} + \frac{\partial \sigma_{22}}{\partial x_2} = 0. \tag{6.21}$$

Первое уравнение (6.21) показывает, что выражение $\sigma_{11}dx_2 - \sigma_{12}dx_1$ является полным дифференциалом некоторой функции $Q(x_1, x_2)$, следовательно,

$$\sigma_{12} = -\frac{\partial Q}{\partial x_1}, \quad \sigma_{22} = \frac{\partial P}{\partial x_2}.$$
 (6.22)

Таким же образом из второго уравнения имеем

$$\sigma_{12} = -\frac{\partial P}{\partial x_2} , \quad \sigma_{22} = \frac{\partial P}{\partial x_1} , \qquad (6.23)$$

где $P(x_1, x_2)$ — некоторая функция. Сравнение этих формул для одной и той же величины дает соотношение

$$\frac{\partial Q}{\partial x_1} = \frac{\partial P}{\partial x_2} ,$$

которое показывает, что выражение $Pdx_1 + Qdx_2$ представляет собой полный дифференциал некоторой функции $\Phi(x_1, x_2)$, так что

$$Pdx_1+Qdx_2=d\Phi$$
,

откуда

$$P = \frac{\partial \Phi}{\partial x_1}, \quad Q = \frac{\partial \Phi}{\partial x_2}.$$

Подставляя значения P н Q в формулы (6.22) и (6.23), получни

$$\sigma_{11} = \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_2^2}, \quad \sigma_{12} = -\frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_1 \partial x_2}, \quad \sigma_{22} = \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_1^2}. \quad (6.24)$$

Эти формулы были впервые получены Эрн. Функция $\Phi(x_1, x_2)$ называется функцией напряжения Эри.

Очевидно, если допустить, что имеют место соотношения (6.24), уравнения (6.21) будут удовлетворены тождественно. Кроме того, как известно, для того, чтобы величниы σ_{11} , σ_{22} и σ_{12} соответствовали действительному напряженному состоянию, они должны удовлетворять условню совместности (6.8), т. е.

$$\Delta(\sigma_{11} + \sigma_{22}) = 0.$$
 (6.25)

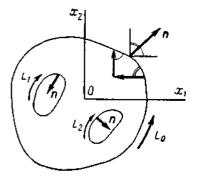


Рис. 17

С другой стороны, из соотношений (6.24) имеем

$$\sigma_{11} + \sigma_{22} = \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_1^2} + \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_2^2} = \Delta \Phi.$$

Учитывая последнее равенство, из (6.25) окончательно получим

$$\Delta \Delta \Phi = 0, \tag{6.26}$$

где

$$\Delta \Delta = \frac{\partial^4}{\partial x_1^4} + 2 \frac{\partial^4}{\partial x_1^2 \partial x_2^2} + \frac{\partial^4}{\partial x_2^4} .$$

В дальнейшем мы будем считать, что функция напряжений в области имеет непрерывные производные вплоть до четвертого порядка.

Таким образом, для того чтобы функция напряжений определяла некоторое действительное напряженное состояние, необходимо и достаточно, чтобы она была бигармонической.

Выведем теперь контурные условия, которым должиа удовлетворять функция Эри. Допуская, что на границе данной области заданы внешние силы T_{n1} , T_{n2} , преобразуем контурные условия (6.12).

Мы будем в дальнейшем предполагать, что контуры простые, т. е. не самопересекающиеся, и достаточно гладкие.

Выразим n_1 и n_2 через производные координат x_1 и x_2 по дуге l, отсчитываемой в положительном направлении вдоль рассматриваемого контура. Из рис. 17 имеем

$$n_1 = \frac{dx_2}{dt}; \quad n_2 = -\frac{dx_1}{dt}.$$
 (6.27)

Внося (6.24) и (6.27) в контурные условия (6.12), получим на L_r ($r=0,\ 1,\ 2,\ ...,\ m$)

$$\frac{\frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_2^2} \frac{\partial x_2}{\partial l} + \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_1 \partial x_2} \frac{\partial x_1}{\partial l} = T_{n1},}{\frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_1 \partial x_2} \frac{\partial x_2}{\partial l} + \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_2^2} \frac{\partial x_1}{\partial l} = T_{n2}}$$

илн

$$\frac{d}{dl} \left(\frac{\partial \Phi}{\partial x_2} \right) = T_{n1}, \quad \frac{d}{dl} \left(\frac{\partial \Phi}{\partial x_1} \right) = -T_{n2}. \tag{6.28}$$

Для произвольной точки N контура L_r введем обозначения

$$\frac{\partial \Phi}{\partial x_1} \Big|_{N} = A_r, \quad \frac{\partial \Phi}{\partial x_2} \Big|_{N} = B_r. \tag{6.29}$$

Тогда, интегрируя равенства (6.28), получим

$$\frac{\partial \Phi}{\partial x_1} = A_r - \int_{N}^{M} T_{n2} dl; \quad \frac{\partial \Phi}{\partial x_2} = B_r + \int_{M}^{M} T_{n1} dl. \tag{6.30}$$

Итак, приращения функций $\frac{\partial \Phi}{\partial x_1}$, $\frac{\partial \Phi}{\partial x_2}$ при переходе из точки N в точку M (эти точки лежат на одном и том же контуре) равны соответственно проекциям на ось ox_2 и на ось ox_1 результирующего вектора внешних сил, приложенных к контуру между этими двумя точками. Имея формулы (6.30), иетрудно найти производные

$$\frac{\partial \Phi}{\partial t} = \frac{\partial \Phi}{\partial x_1} \frac{dx_1}{dt} + \frac{\partial \Phi}{\partial x_2} \frac{dx_2}{dt} , \qquad (6.31)$$

$$\frac{\partial \Phi}{\partial n} = \frac{\partial \Phi}{\partial x_1} \frac{dx_1}{dn} + \frac{\partial \Phi}{\partial x_2} \frac{dx_2}{dn}. \tag{6.32}$$

Внося значения $\frac{\partial \Phi}{\partial x_1}$, $\frac{\partial \Phi}{\partial x_2}$ из (6.30) в (6.31) и интегрируя полученный результат по l, будем иметь

$$\Phi = C_r + A_r x_1 + B_r x_2 + \int_{N}^{M} \left[-\frac{dx_1}{dt} \int_{N}^{M} T_{n2} dt + \frac{dx_2}{dt} \int_{N}^{M} T_{n1} dt \right] dt. \quad (6.33)$$

Формула (6.33) показывает, что по заданным на любом контуре значениям внешних сил можно вычислить значение Ф в любой точке того же контура с точностью до линейного слагаемого вида

$$C_r + A_r x_1 + B_r x_2$$
.

Следует отметить, что это слагаемое для компонентов тензора на-

пряжений, вычисляемых формулами (6.24), выпадает.

Если заданная область односвязна, то на контуре L_0 можно C_0 , A_0 и B_0 принять равными нулю. Если область многосвязна, то, положив постоянные C_r , B_r и A_r равными нулю на каком-либо одном на контуров, мы не можем распоряжаться остальными по произволу.

Подставляя значения $\frac{\partial \Phi}{\partial x_1}$, $\frac{\partial \Phi}{\partial x_2}$ нз (6.30) в (6.32), определим значение нормальной производной

$$\frac{\partial \Phi}{\partial n} = \left(A_r - \int_N^M T_{n2} dl \right) \frac{\partial x_1}{\int dn} + \left(B_r + \int_N^M T_{n1} dl \right) \frac{dx_2}{dn}$$
 (6.34)

по заданным внешним силам, приложенным на контурах.

Таким образом, решение плоской задачи теории упругости сводится к определению бигармонической функции по известным на контурах значениям этой функции и ее нормальной производной.

При полном обходе любого замкнутого контура в силу формул (6.30), (6.33) будем иметь

$$\frac{\partial \Phi}{\partial x_1} = -\oint T_{n2}dl = -V_2,$$

$$\frac{\partial \Phi}{\partial x_2} = \oint T_{n1}dl = V_1,$$
(6.35)

$$\Phi = \oint \left[-\frac{dx_1}{dl} \int_{N}^{M} T_{n2} dl + \frac{dx_2}{dl} \int_{N}^{M} T_{n1} dl \right] dl, \qquad (6.36)$$

где V_1 и V_2 — соответственно проекции на ось ox_1 и на ось ox_2 главного вектора внешних сил, приложенных к рассматриваемому контуру. Интегрируя (6.36) по частям, получим

$$\Phi = -x_{1N}V_2 + x_{2N}V_1 + \Phi(x_1T_{n2} - x_2T_{n1})dl, \qquad (6.37)$$

где x_{1N} и x_{2N} — координаты произвольной точки N рассматриваемого контура L_r , с которой начинается полный обход. Третий члем (6.37) определяет значение главного момента всех внешних сил, приложенных к рассматриваемому контуру, относительно произвольно выбраиного начала координат.

Формулы (6.35) и (6.37) позволяют установить условия однозначности функции Φ и ее производных $\frac{\partial \Phi}{\partial x_1}$, $\frac{\partial \Phi}{\partial x_2}$. Функция Φ

н ее производные $\frac{\partial \Phi}{\partial x_1}$, $\frac{\partial \Phi}{\partial x_2}$ будут однозначными в том случае, если главный вектор и главный момент внешних сил, приложенных к каждому контуру области, в отдельности равны иулю; если главный вектор равен иулю, то функция будет, вообще говоря, неоднозначной, а ее производные $\frac{\partial \Phi}{\partial x_1}$, $\frac{\partial \Phi}{\partial x_2}$ будут однозначными фулкцияни; если же главный вектор не равен нулю, то неоднозначными будут как сама функция Φ , так и ее производные.

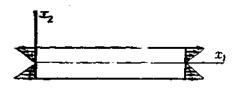


Рис. 18

Ряд интересных решений уравнення (6.26) можно получить, задавшись функцией Эри в виде полиномов различных степеней. В качестве простейшего примера выберем функцию Эри в виде полинома второй степени, который, очевидно, удовлетворяет уравнению (6.26)

$$\Phi = \frac{1}{2} a_2 x_1^2 + b_2 x_1 x_2 + \frac{1}{2} c_2 x_2^2.$$

В случае отсутствия массовых сил по формулам Эри (6.24) для компонентов тензора напряжений получим

$$\sigma_{11} = c_2; \quad \sigma_{22} = a_2; \quad \sigma_{12} = -b_2.$$

Таким образом, все три компонента постоянны по всей области. Для прямоугольной полосы со сторонами, параллельными осям координат (рис. 18), силы, приложенные к контуру, где $\alpha_{11} = \pm 1$, $\alpha_{22} = \pm 1$, в силу формулы (6.12) будут

$$T_{11} = \sigma_{11} = c_2; \quad T_{12} = \sigma_{12} = -b_2; \quad T_{22} = \sigma_{22} = a_2.$$

Уравнению (6.26) также удовлетворяет полином третьей степени

$$\mathbf{\Phi} = \frac{a_3}{6} x_1^3 + \frac{b_3}{2} x_1^2 x_2 + \frac{c_3}{2} x_1 x_2^2 + \frac{d_3}{6} x_2^3.$$

На основании формулы (6.24) компоненты напряжений будут

$$\sigma_{11} = c_3 x_1 + d_3 x_2; \quad \sigma_{22} = a_3 x_1 + b_3 x_2; \quad \sigma_{12} = -b_3 x_1 - c_3 x_2. \quad (6.38)$$

Предполагая $c_3 = a_3 = b_3 = 0$, $d_3 \neq 0$, мы получим

$$\sigma_{11} = d_3 x_2, \quad \sigma_{22} = 0, \quad \sigma_{12} = 0.$$
 (6.39)

Эта система компонентов тензора напряжений соответствует чистому изгибу прямоугольной полосы внешними силами, приложенными на обоих ее концах $x_1=0$, $x_1=l$. Эти внешние силы на основании формул (6.12) должны быть равны — d_3x_2 на конце $x_1=0$ и d_3x_2 на конце $x_1=L$ Главный вектор и главный момент этих сил, очевидно,

будут

$$V = \delta \int_{-c}^{c} \sigma_{11} dx_2 = 0$$
, $M = \delta \int_{-c}^{c} \sigma_{11} x_2 dx_2 = \frac{2}{3} d_3 c^3 \delta$,

здесь в — толщина полосы; 2 с — высота полосы.

Согласно принципу Сен-Венана найденное решение применямо вдали от концов полосы также для случая, когда вместо внешнях сил, приложенных на обонх концах полосы и распределенных во закону (6.39), действуют статически эквивалентные нары сыл с моментом M, причем вблизи места приложения пар напряженное состояние будет отличаться от (6.39). Если не равен нулю только коэффициент a_3 , то отличным от нуля компонентом тензора напряжений будет нормальное напряжение $\sigma_{22} = a_3 x_3$. Если же только один из коэффициентов b_3 , c_3 не равен нулю, например $c_3 \neq 0$, то в дополнение к нормальному напряжению σ_{11} появляется касательное напряжение σ_{12} . Когда используются полиномы более высокой степени, чем третья, то бигармоническое уравнение удовлетворяется при некоторых соотношеннях между их коэффициентами.

§ 43. Функция Эри в полярных координатах. Задача Ляме

Уравнения равновесия плоской задачи теории упругости в полярной системе координат на основании уравнения (2.30), когда отсутствуют массовые силы, примут вид

$$\frac{\partial \sigma_{rr}}{\partial r} + \frac{1}{r} \frac{\partial \sigma_{r\varphi}}{\partial \varphi} + \frac{\sigma_{rr} - \sigma_{\varphi\varphi}}{r} = 0,$$

$$\frac{1}{r} \frac{\partial \sigma_{\varphi\varphi}}{\partial \varphi} + \frac{\partial \sigma_{r\varphi}}{\partial r} + \frac{2}{r} \sigma_{r\hat{r}} = 0.$$
(6.40)

Решение этой системы может быть принято в виде

$$\sigma_{rr} = \frac{1}{r} \frac{\partial \Phi}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2 \Phi}{\partial \varphi^2}, \quad \sigma_{\varphi\varphi} = \frac{\partial^2 \Phi}{\partial r^2},$$

$$\sigma_{r\varphi} = \frac{1}{r^2} \frac{\partial \Phi}{\partial \varphi} - \frac{1}{r} \frac{\partial^2 \Phi}{\partial r \partial \varphi}, \quad (6.41)$$

где $\Phi(r, \varphi)$ — функция напряжений Эри в полярной системе координат.

Первые два соотношения (6.41) должны удовлетворять условию (6.25), т. е.

$$\Delta \left(\sigma_{rr} + \sigma_{rr} \right) = 0 \tag{6.42}$$

где Δ — двумерный оператор Лапласа в полярной системе координат

$$\Delta = \frac{\partial^2}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2}{\partial \varphi^2} .$$

Подставляя выражения σ_{rr} , $\sigma_{\phi\phi}$ из (6.41) в (6.42), для определения функции Эри получим бигармоническое уравнение

$$\left(\frac{\partial^{2}}{\partial r^{2}} + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} + \frac{1}{r^{2}} \frac{\partial^{2}}{\partial \varphi^{2}}\right) \times \left(\frac{\partial^{2}\Phi}{\partial r^{2}} + \frac{1}{r} \frac{\partial\Phi}{\partial r} + \frac{1}{r^{2}} \frac{\partial^{2}\Phi}{\partial \varphi^{2}}\right) = 0.$$
(6.43)

Для случая сниметричного распределения напряжений относительно начала координат уравнение (6.43) примет вид

$$\frac{d^{4}\Phi}{dr^{4}} + \frac{2}{r} \frac{d^{3}\Phi}{dr^{3}} - \frac{1}{r^{2}} \frac{d^{2}\Phi}{dr^{2}} + \frac{1}{r^{3}} \frac{d\Phi}{dr} = 0,$$

общее решение которого будет

$$\Phi = A \ln r + Br^2 \ln r + Cr^2 + D. \tag{6.44}$$

Подставляя (6.44) в формулы (6.41), для случая симметричного распределения напряжений относительно начала координат получим компоненты тензора напряжений

$$\sigma_{rr} = A \frac{1}{r^2} + B (1 + 2 \ln r) + 2C,$$

$$\sigma_{rr} = -A \frac{1}{r^2} + B (3 + 2 \ln r) + 2C,$$

$$\sigma_{ro} = 0.$$
(6.45)

Если точка r=0 принадлежит области, то для ограничения компонентов тензора напряжений, определяемых формулами (6.45), следует A и B брать равными нулю, тогда

$$\sigma_{rr} = \sigma_{qq} = C$$
.

Задача о деформации полого круглого цилиндра, подверженного равномерному давлению на внутренней и внешней поверхности, впервые решена Ляме. Решение этой задачи можно легко получить из соотношений (6.45), подчиняя их граничным условиям

$$\sigma_{rr} = -p_1$$
 на цилиндре $r = r_1$, (6.46) $\sigma_{rr} = -p_2$ на цилиндре $r = r_2$,

где r_1 , r_2 — соответственно внутренний и внешний радиусы цилиндра.

Для определення коэффициентов A, B, C нужно, кроме двух граничных условий (6.46), иметь еще и третье условие. Третьим условием является независимость проекций вектора перемещення u_r , u_{ϕ} от полярного угла ϕ , так как независимость компонентов тензора напряжений от угла ϕ не обязательно приводит к независимости вектора перемещения от полярного угла ϕ . Для случая плоской деформации u_r и u_{ϕ} определяются из формул закона Гука

$$\frac{\partial u_r}{\partial r} = \frac{1+\nu}{E} \left[(1-\nu)\sigma_{rr} - \nu \sigma_{qq} \right] =$$

$$= \frac{1+\nu}{E} \left\{ \frac{A}{r^2} + B \left[(1-4\nu) + 2(1-2\nu) \ln r \right] + 2C(1-2\nu) \right\},$$

$$\frac{u_r}{r} + \frac{1}{r} \frac{\partial u_{\varphi}}{\partial \varphi} = \frac{1+\nu}{E} \left[-\nu \sigma_r + (1-\nu)\sigma_{\varphi} \right] =$$

$$= \frac{1+\nu}{E} \left\{ -\frac{A}{r^2} + B \left[(3-4\nu) + 2(1-2\nu) \ln r \right] + 2C(1-2\nu) \right\}.$$

Из этих соотношений найлем

$$u_{r} = \frac{1+v}{E} \left\{ -\frac{A}{r} - B \left[1 - 2(1-2v) \ln r \right] r + 2C(1-2v) r \right\} + f(\varphi),$$

$$u_{\varphi} = \frac{4(1-v^{2})}{E} Br\varphi - \int f(\varphi) d\varphi + g(r).$$
(6.47)

Здесь функции $f(\varphi)$ и g(r) подлежат определению.

Так как проекции вектора перемещения u_r , u_{ϕ} не должны зависеть от ϕ ; то следует положить

$$f(\varphi) = 0, \quad B = 0.$$
 (6.48)

В соотношениях (6.45), положив B=0, из граничных условий (6.46) найдем

$$\frac{A}{r_1^2} + 2C = -p_1; \frac{A}{r_2^2} + 2C = -p_2.$$

Решая эту систему уравнений, получим

$$A = \frac{(p_2 - p_1) r_1^2 r_2^2}{r_2^2 - r_1^2}; \quad C = \frac{r_1^2 p_1 - r_2^2 p_2}{2 (r_2^2 - r_1^2)}. \tag{6.49}$$

Учитывая (6.49) в (6.45), для компонентов напряжений окончательно будем иметь

$$\sigma_{r} = \frac{r_{1}^{2}r_{2}^{2}(p_{2}-p_{1})}{r_{2}^{2}-r_{1}^{2}} \frac{1}{r^{2}} + \frac{r_{1}^{2}p_{1}-r_{2}^{2}p_{2}}{r_{2}^{2}-r_{1}^{2}}.$$

$$\sigma_{\varphi} = -\frac{r_{1}^{2}r_{2}^{2}(p_{2}-p_{1})}{r_{2}^{2}-r_{1}^{2}} \frac{1}{r^{2}} + \frac{r_{1}^{2}p_{1}-r_{2}^{2}p_{2}}{r_{2}^{2}-r_{1}^{2}}.$$
(6.50)

Принимая во винмание соотношения (6.49), в формулах (6.47) будем иметь

$$u_{r} = \frac{1+v}{E(r_{2}^{2}-r_{1}^{2})} \left[r_{1}^{2}r_{2}^{2}(p_{1}-p_{2}) \frac{1}{r} + (1-2v)(r_{1}^{2}p_{1}-r_{2}^{2}p_{2}) r \right],$$

$$u_{\varphi} = g(r). \tag{6.51}$$

Так как $\sigma_{r\phi} = 0$, то, следовательно,

$$2\mu e_{r\varphi} = 2\mu \frac{1}{2} \left(\frac{du_{\varphi}}{dr} - \frac{u_{\varphi}}{r} \right) = 0$$

и тогда

$$\frac{dg(r)}{g(r)} = \frac{dr}{r},$$

откуда

$$g(r)=qr$$

где q — интегральная постоянная.

Таким образом, тангенциальная проекция вектора перемещений u_{Φ} представляет собой вращение абсолютно твердого тела.

Рассмотрим теперь задачу определення напряжениого состояния тонкого концентрического круглого диска, вращающегося с постоянной угловой скоростью ω . На диск действует объемная сила $_0F_r = \rho \omega^2 r$.

Учитывая, что здесь деформация относительно полюса O является симметричной, имеем $u_{\varphi} = 0$, $\frac{\partial u_r}{\partial \varphi} = 0$. Тогда из формул (3.29) и (2.30)

$$e_{rr} = \frac{du_r}{dr}, \quad e_{qq} = \frac{u_r}{r}, \tag{6.52}$$

$$\frac{d\sigma_{rr}}{dr} + \frac{\sigma_{rr} - \sigma_{\varphi\varphi}}{r} + \rho\omega^2 r = 0. \tag{6.53}$$

Учитывая (6.52) из (3.40), получим уравнение совместности деформаций в виде

$$\frac{1}{r} \frac{d}{dr} \left(r^2 \frac{de_{\varphi \varphi}}{dr} \right) - \frac{de_{rr}}{dr} = 0$$

нли

$$\frac{d}{dr}\left[r\frac{de_{\varphi\varphi}}{dr}+(e_{\varphi\varphi}-e_{rr})\right]=0.$$

Последнее соотношение удовлетворяется, если

$$\frac{de_{\varphi\varphi}}{dr} = \frac{1}{r} (e_{rr} - e_{\varphi\varphi}). \tag{6.54}$$

На основании формул закона Гука (5.27) и того, что $\sigma_{33} = 0$, $\sigma_{rr} = \sigma_{rr}(r)$, $\sigma_{\phi\phi} = \sigma_{\phi\phi}(r)$ соотиошению (6.54) придадим вид

$$\frac{d\sigma_{\varphi\varphi}}{dr} - v \frac{d\sigma_{rr}}{dr} = \frac{1+v}{r} (\sigma_{rr} - \sigma_{\varphi_{\tilde{r}}}).$$

Подставляя в это уравнение выражение $\sigma_{rr} - \sigma_{\phi\phi}$ из (6.53), будем иметь

$$\frac{d\sigma_{\varphi\varphi}}{dr} = -\frac{d\sigma_{rr}}{dr} - (1+\nu)\rho\omega^2 r. \tag{6.55}$$

Дифференцируем (6.53) по г, тогда

$$\frac{d}{dr}\left(r\frac{d\sigma_{rr}}{dr}\right) + \frac{d\sigma_{rr}}{dr} - \frac{d\sigma_{\varphi\varphi}}{dr} + 2\varphi\omega^2 r = 0.$$

Подставляя (6.55) в последнее уравнение, найдем

$$\frac{d}{dr} \left[\frac{1}{r} \frac{d}{dr} (r^2 \sigma_{rr}) \right] + (3 + v) \rho \omega^2 r = 0.$$

Интегрируем это уравнение

$$\sigma_{rr} = A + \frac{B}{r^2} - \frac{3 + v}{8} \rho \omega^2 r^2. \tag{6.56}$$

Из (6.53) и (6.56) имеем

$$\sigma_{\varphi\varphi} = A - \frac{B}{r^2} - \frac{1+3v}{8} \varphi \omega^2 r^2.$$

Для нахождения постоянных A и B у нас имеются следующие граничные условия

$$\sigma_{rr} = 0$$
 на цилиндре $r = r_2$, $\sigma_{rr} = 0$ на цилиндре $r = r_1$.

Отсюда

$$A + \frac{B}{r_2^2} - \frac{3+v}{8} \rho \omega^2 r_2^2 = 0,$$

$$A + \frac{B}{r_1^2} - \frac{3+v}{8} \rho \omega^2 r_1^2 = 0.$$

Решения этой системы уравнений будут

$$A = \frac{3+{\bf v}}{8} \, {\rm rm}^2 (r_1^2 + r_2^2), \quad B = -\frac{3+{\bf v}}{8} \, {\rm rm}^2 r_1^2 r_2^2.$$

Следовательно,

$$\sigma_{rr} = \frac{3+\mathbf{v}}{8} \rho \omega^2 \left(r_1^2 + r_2^2 - r^2 - \frac{r_1^2 r_2^2}{r^2} \right). \tag{6.57}$$

$$\sigma_{\varphi\varphi} = \frac{\rho \omega^2}{8} \left[(3+\mathbf{v}) \left(r_1^2 + r_2^2 + \frac{r_1^2 r_2^2}{r^2} \right) - (1+3\mathbf{v}) r^2 \right].$$

На основании этих формул нетрудно убедиться, что напряжение σ_r является растягивающим и достигает максимального значения при $r=\sqrt{r_1r_2}$. Напряжение $\sigma_{\phi\phi}$ также является растягивающим и наибольшее значение наблюдается при $r=r_1$. При очень маленьком отверстни $(r_1 \ll r_2)$ у его края резко изменяется напряжение $\sigma_{\phi\phi}$, т. е. возникает концентрация напряжений. При этом из второй формулы (6.57)

$$\sigma_{\varphi\varphi}^{\max} = \frac{3+\mathbf{v}}{4} \rho \omega^2 \mathbf{r}_2^2.$$

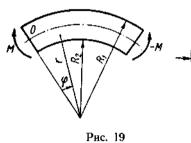
Если диск сплошной $(r_1=0)$, то тогда для получения ограниченного решения следует принять B = 0, тогда

$$\sigma_{rr} = \frac{3+v}{8} \rho \omega^2 (r_2^2 - r^2), \quad \sigma_{\varphi\varphi} = \frac{\rho \omega^2}{8} \left[(3+v) \, r_2^2 - (1+3v) \, r^2 \right].$$

В этом случае в центре будем иметь

$$a_{rr} = a_{qq} = \frac{3 + v}{8} p \omega^2 r_2^2$$

Таким образом, в диске с очень маленьким отверстием у его края



напряжение оф вдвое больше, чем в центре сплошного Если стенка диска весьма то можно $r_2 \approx r_1$; тогда из второй формулы (6.57)

$$d_{\varphi\varphi} == \rho \omega^2 r_{1*}^2$$

В качестве одной из нсследуем распределение напряжений и перемещений при том изгибе кругового бруса (рис. 19). Ввиду того, что тензор

пряжений не зависит от координаты ф, функцию напряжений берем в форме (6.44). Сформулируем граничные условия задачи в виде

$$\sigma_{rr} = 0$$
 при $r = R_2$, $\sigma_{rr} = 0$ при $r = R_1$, $\int\limits_{1}^{R_1} \sigma_{\varphi\varphi} r dr = M$ при $\varphi = 0$.

На основании формул (6.45) этим условиям придадим вид

$$\frac{1}{R_2^2} A + (1 + 2 \ln R_2) B + 2C = 0,$$

$$\frac{1}{R_1^2} A + (1 + 2 \ln R_1) B + 2C = 0,$$

$$-A \ln \frac{R_1}{R_2} + B \left[R_1^2 \ln R_1 - R_2^2 \ln R_2 + R_1^2 - R_2^2 \right] + (R_1^2 - R_2^2) C = M.$$

Решения этой системы уравнений следующие:

$$A = -\frac{4M}{D} R_1^2 R_2^2 \ln \frac{R_1}{R_2},$$

$$B = -\frac{2M}{D} (R_1^2 - R_2^2).$$

$$C = \frac{M}{D} \left[R_1^2 - R_2^2 + 2(R_1^2 \ln R_1 - R_2^2 \ln R_2) \right],$$

гле

$$D = -(R_1^2 - R_2^2)^2 + 4R_1^2R_2^2 \ln^2 \frac{R_1}{R_2}.$$

Таким образом,

$$\begin{split} \sigma_{rr} &= -\frac{4M}{D} \left(\frac{R_1^2 R_2^2}{r^2} \ln \frac{R_1}{R_2} + R_1^2 \ln \frac{r}{R_1} + R_2^2 \ln \frac{R_2}{r} \right). \\ \sigma_{rr} &= -\frac{4M}{D} \left(-\frac{R_1^2 R_2^2}{r^2} \ln \frac{R_1}{R_2} + R_1^2 \ln \frac{r}{R_1} + R_2^2 \ln \frac{R_2}{r} + R_1^2 - R_2^2 \right). \end{split}$$

Определим теперь перемещения u_r и u_{Φ} . Для данной задачи формулы закона Гука с учетом формул (4.50), (3.31) примут внд

$$\frac{\partial u_r}{\partial r} = \frac{1}{E} \left[(1+v) A r^{-2} + 2(1-v) B \ln r + (1-3v) B + 2(1-v) C \right],$$

$$\frac{1}{r} \frac{\partial u_{\varphi}}{\partial \varphi} + \frac{u_r}{r} = \frac{1}{E} \left[-(1+v) A r^{-2} + 2(1-v) B \ln r + (3-v) B + 2(1-v) C \right],$$

$$\frac{1}{r} \frac{\partial u_r}{\partial r} + \frac{\partial u_{\varphi}}{\partial r} - \frac{u_{\varphi}}{r} = 0.$$
(6.58)

Интегрируем последовательно первое и второе уравнения этой системы; тогда

$$\begin{split} u_r &= \frac{1}{E} \left[-(1+v) \, A r^{-1} + 2 (1-v) \, B r \ln r - (1+v) \, B r + \right. \\ &+ 2 (1-v) \, C r \right] + f_1'(\varphi), \\ u_\varphi &= \frac{4B}{E} \, r \varphi - f_1(\varphi) + f_2(r). \end{split}$$

Учитывая этн соотношения в третьем уравнении системы (6.58), получнм

$$\frac{1}{r}f_{1}^{r}(\varphi)+f_{2}^{'}(r)+\frac{1}{r}f_{1}(\varphi)-\frac{1}{r}f_{2}(r)=0.$$

Отсюда

$$f_1''(\varphi) + f_1(\varphi) = C$$
, $rf_2'(r) - f_2(r) = -C$.

Общне решения этих двух уравнений соответственно будут

$$f_1(\varphi) = P_1 \sin \varphi + P_2 \cos \varphi + C$$
, $f_2(r) = P_3 r + C$.

Таким образом, имеем

$$u_r = \frac{1}{E} \left[-(1+v) A r^{-1} + 2(1-v) B r \ln r - (1+v) B r + + 2(1-v) C r \right] + P_1 \cos \varphi - P_2 \sin \varphi,$$

$$u_{\varphi} = \frac{4B}{E} r \varphi - P_1 \sin \varphi - P_2 \cos \varphi + P_3 r.$$

Для определения постоянных P_1 , P_2 н P_3 следует взять некоторую точку, например O, и закрепить брус так, чтобы нсключить его движение как твердого тела, т. е. следует положить в этой точке

$$u_r = u_{\varphi} = \frac{\partial u_{\varphi}}{\partial r} = 0.$$

Тогда

$$\begin{split} P_1 &= -\frac{1}{E} \left[-(1+\mathbf{v}) A \frac{2}{R_1 + R_2} + 2(1-\mathbf{v}) B \frac{R_1 + R_2}{2} \ln \frac{R_1 + R_2}{2} - \right. \\ &\left. - (1+\mathbf{v}) B \frac{R_1 + R_2}{2} + 2(1-\mathbf{v}) C \frac{R_1 + R_2}{2} \right], \\ P_2 &= P_3 = 0. \end{split}$$

Окончательно перемещения примут вид

$$u_{r} = \frac{1}{E} \left[-(1+v)Ar^{-1} + 2(1-v)Br \ln r - (1+v)Br + + 2(1-v)Cr \right] + P_{1}\cos\varphi,$$

$$u_{\varphi} = \frac{4B}{E}r\varphi - P_{1}\sin\varphi.$$

Из формулы для перемещения u_{ϕ} видно, что при чистом изгибе поперечные сечения остаются плоскими.

§ 44. Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и теизора напряжений

В предыдущем параграфе решение уравнений плоской теории упругости свелось к граничной задаче для бигармонического уравнения, которому удовлетворяет функция Эри. К решению уравнений плоской теории упругости могут быть с успехом применены также методы теории функций комплексного переменного. Впервые применение этих методов было дано в фундаментальных исследованиях Г. В. Колосова и Н. И. Мусхелишвили. Комплексное представление общего решения уравнений плоской теории упругости оказалось весьма плодотворным для эффективного решения основных задач плоской теории упругости.

В § 32 было показано, что для изотропного однородного тела, когда отсутствуют массовые силы, объемная деформация является гармонической функцией; в случае плоской деформации имеем

$$\frac{\partial^2 \theta_1}{\partial x_1^2} + \frac{\partial^2 \theta_1}{\partial x_2^2} = 0. \tag{6.59}$$

Комплексное представление решений этого уравнения проще всего получить, если записать его в комплексной форме

$$\frac{\partial^2 \theta_1}{\partial \overline{z} \partial z} = 0, \tag{6.60}$$

что непосредственно получается из (6.59) введением новых независимых комплексных переменных $z=x_1+ix_2$ и $\bar{z}=x_1-ix_2$ вместо переменных x_1 и x_2 , где

$$\frac{\partial}{\partial z} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial}{\partial x_1} - i \frac{\partial}{\partial x_2} \right); \quad \frac{\partial}{\partial \overline{z}} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial}{\partial x_1} + i \frac{\partial}{\partial x_2} \right).$$

Из уравнения (6.60) получим, что гармоническая функция в некоторой области плоскости комплексного переменного z может быть представлена в виде

$$\theta_1 = \frac{1}{\lambda + \mu} \left[\varphi'(z) + \overline{\varphi'(z)} \right], \tag{6.61}$$

где $\varphi(z)$ — аналитическая функция переменного z.

Умножив второе уравнение (6.6) на минмую единицу i н сложив с первым, с учетом $F_1 = F_2 = 0$ получим

$$\mu \Delta (u_1 + iu_2) + (\lambda + \mu) \left(\frac{\partial}{\partial x_1} + i \frac{\partial}{\partial x_2} \right) \theta_1 = 0.$$

Учитывая, что

$$\Delta = 4 \frac{\partial^2}{\partial z \partial \overline{z}}; \frac{\partial}{\partial x_1} + i \frac{\partial}{\partial x_2} = 2 \frac{\partial}{\partial \overline{z}},$$

предыдущее уравнение запишем в комплексной форме

$$2\mu \frac{\partial^2 (u_1 + iu_2)}{\partial z \partial \overline{z}} + (\lambda + \mu) \frac{\partial \theta_1}{\partial \overline{z}} = 0.$$

Интегрируя это равенство по аргументу \bar{z} , получим

$$2\mu \frac{\partial (u_1 + iu_2)}{\partial z} + (\lambda + \mu) \theta_1 = \varphi_1(z), \tag{6.62}$$

где $\phi_1(z)$ — некоторая также аналитическая функция переменного z.

Переходя в (6.62) к сопряженным выражениям, будем иметь

$$2\mu \frac{\partial (u_1 - iu_2)}{\partial \overline{z}} + (\lambda + \mu) \theta_1 = \overline{\varphi_1(z)}. \tag{6.63}$$

Сложив равенства (6.62) и (6.63) и учитывая наряду с соотношением

$$2\mu \left[\frac{\partial (u_1 + iu_2)}{\partial z} + \frac{\partial (u_1 - iu_2)}{\partial \bar{z}} \right] = 2\mu \left(\frac{\partial u_1}{\partial x_1} + \frac{\partial u_2}{\partial x_2} \right) = 2\mu \theta_1 \quad (6.64)$$

также выражение (6.61), найдем

$$2(\lambda + 2\mu)\theta_1 = \frac{2(\lambda + 2\mu)}{\lambda + \mu} [\varphi'(z) + \overline{\varphi'(z)}] = \varphi_1(z) + \overline{\varphi_1(z)}, \quad (6.65)$$

откуда

$$\varphi_1(z) = \frac{2(\lambda + 2\mu)}{\lambda + \mu} \varphi'(z) + ic; \qquad (6.66)$$

здесь c — веществениая постоянная.

Подставляя последнюю формулу, а также формулу (6.61) в равенство (6.62), после интегрирования полученного результата будем иметь

$$2\mu(u_1 + iu_2) = x\varphi(z) - z\varphi'(z) - \overline{\psi(z)} + icz,$$

где $x = \frac{\lambda + 3\mu}{\lambda + \mu} = 3 - 4\nu;$ $\psi(z) -$ аналитическая функция аргумента z.

Отбрасывая слагаемое *icz*, дающее только жесткое перемещене, получаем важную формулу комплексного представления перемещения при плоском деформированном состоянии тела

$$2\mu(u_1 + iu_2) = x\varphi(z) - z\overline{\varphi'(z)} - \overline{\psi(z)}. \tag{6.67}$$

Эта формула выражает также перемещение в случае обобщенного плоского напряженного состояния тонкой пластинки, если вместо к взять величину х*, определяемую соотношением

$$x^* = \frac{\lambda^* + 3\mu}{\lambda^* + \mu} = \frac{3 - \nu}{1 + \nu}$$
.

Так как v < 0.5, то $\varkappa > 1$ и $\varkappa * > 1$.

Теперь перейдем к выводу формул комплексного представления компонентов напряжений при помощи той же пары аналитических функций $\varphi(z)$, $\psi(z)$. С этой целью запишем формулы обобщенного закона Гука (6.3) в комплексной форме следующим образом:

$$\sigma_{11} + \sigma_{22} = 2(\mu + \lambda)\theta_1$$

$$\mathbf{d}_{22} - \mathbf{d}_{11} + 2i\mathbf{d}_{12} = 2\mu \left(e_{22} - e_{11} + 2ie_{12}\right) = -2\frac{\partial}{\partial z} \left[2\mu \left(u_1 - iu_2\right)\right]. \quad (6.68)$$

Учитывая (6.61) в первой формуле (6.68) и равенство (6.67) во второй формуле (6.68), получим существенно важные соотношення, дающие комплексное представление компонентов тензора напряжений при плоском деформированном состоянии среды

$$\sigma_{11} + \sigma_{22} = 2 \left[\varphi'(z) + \overline{\varphi'(z)} \right] = 4 \operatorname{Re} \left[\varphi'(z) \right],$$

$$\sigma_{22} - \sigma_{11} + 2i\sigma_{12} = 2 \left[\overline{z} \varphi''(z) + \psi'(z) \right].$$
(6.69)

Формулы (6.67), (6.69) получили широкое распространение в пло-120 ской теории упругости, они удобны еще потому, что свойства фигурирующих в них аналитических функций хорошо изучены.

Выразим теперь функцию напряжений $\Phi(x_1, x_2)$ через те же

аналитические функции $\phi(z)$, $\psi(z)$.

Из формул (6.24) имеем

$$\sigma_{11} + \sigma_{22} = \Delta \Phi = 4 \frac{\partial^2 \Phi}{\partial z \partial \overline{z}}; \quad \sigma_{22} - \sigma_{11} + 2i\sigma_{12} = 4 \frac{\partial^2 \Phi}{\partial z^2}.$$

Из этих формул, учитывая (6.69), получим

$$2\frac{\partial^{2}\Phi}{\partial z\bar{\partial z}} = \varphi'(z) + \overline{\varphi'(z)}; \quad 2\frac{\partial^{2}\Phi}{\partial \overline{z}^{2}} = z\overline{\varphi''(z)} + \overline{\psi'(z)}.$$

Интегрируя первое уравнение по z, а второе по \bar{z} , найдем

$$2\frac{\partial\Phi}{\partial\overline{z}} = \varphi(z) + z\overline{\varphi'(z)} + \overline{g_1(z)},$$

$$2\frac{\partial \Phi}{\partial \overline{z}} = z\overline{\varphi'(z)} + \overline{\psi(z)} + g_2(z).$$

Из сравнення этих равенств будем иметь

$$\varphi(z) - g_2(z) = \overline{\psi(z)} - \overline{g_1(z)}$$
.

Отсюда

$$\overline{g_1(z)} = \overline{\psi(z)} + c_1, \ g_2(z) = \varphi(z) + c_1,$$

и, следовательно,

$$2\frac{\partial\Phi}{\partial\overline{z}} = \varphi(z) + z\overline{\varphi'(z)} + \overline{\psi(z)} + c_1,$$

откуда

$$2\Phi = \overline{z}\varphi(z) + z\overline{\varphi(z)} + \int \overline{\psi(z)} d\overline{z} + \chi(z) + c_1\overline{z}.$$
 (6.70)

Учитывая, что вторые производные функции напряжений (6.24) являются вещественными величинами, сама функция должна быть вещественной с точностью до $cz+c_0$. Исходя из сказанного в выражении (6.70) необходимо положить

$$\overline{\chi(z)} = \int \overline{\psi(z)} \, d\overline{z} + cz + c_0,$$

где c, c_0 — произвольные комплексные постоянные. Если принять c_1 = 0, c = 0, c_0 = 0, что не скажется на напряженном состоянни, то формула комплексного представления функции напряжения Эри окончательно примет вид

$$2\Phi = \overline{z}\varphi(z) + z\overline{\varphi(z)} + \chi(z) + \overline{\chi(z)}$$
 (6.71)

нли

$$\Phi = \operatorname{Re}\left(\overline{z}\varphi(z) + \chi(z)\right). \tag{6.72}$$

Здесь символ Re означает, что нужно взять действительную часть выписанного после него выражения.

Выведем в комплексной форме выражение для главного вектора сил, действующих со стороны положительной нормали на некоторую кривую AB (рис. 20), взятую внутри среды в плоскости деформации ox_1x_2 . Подставим в соотношении (6.12) формулы (6.24), выражающие компоненты тензора напряжений через производные функции Эри, и учтем, что

$$n_{1} = \frac{dx_{2}}{dl},$$

$$n_{2} = -\frac{dx_{1}}{dl}.$$
Тогда получим
$$T_{n1} = \frac{\partial^{2}\Phi}{\partial x_{2}^{2}} \frac{dx_{2}}{dl} + \frac{\partial^{2}\Phi}{\partial x_{1}\partial x_{2}} \frac{dx_{1}}{dl} = \frac{d}{dl} \left(\frac{\partial\Phi}{\partial x_{2}}\right)$$

$$T_{n2} = -\frac{\partial^{2}\Phi}{\partial x_{1}\partial x_{2}} \frac{dx_{2}}{dl} - \frac{\partial^{2}\Phi}{\partial x_{1}^{2}} \frac{dx_{1}}{dl} =$$

$$= -\frac{d}{dl} \left(\frac{\partial\Phi}{\partial x_{1}}\right).$$
(6.73)

Используя этн формулы, составим выражение вида

$$T_{n1} + iT_{n2} = -i \frac{d}{dl} \left(\frac{\partial \Phi}{\partial x_1} + i \frac{\partial \Phi}{\partial x_2} \right).$$

Обозначая через $(V_1,\ V_2)$ компоненты названного главного вектора, из предыдущей формулы найдем

$$V_1 + iV_2 = \int_{AB} (T_{n1} + iT_{n2}) dl = -i \left(\frac{\partial \Phi}{\partial x_1} + i \frac{\partial \Phi}{\partial x_2} \right)_A^B,$$

где символ () $_{A}^{B}$ обозначает приращение выражения, заключенного в скобки, вдоль кривой AB.

В силу (6.71), а также соотношения $\chi'(z) = \psi(z)$ из предыдущей формулы получим комплексное представление главного вектора сил, действующих на кривую AB,

$$V_1 + iV_2 = -i \left(\varphi(z) + z \overline{\varphi'(z)} + \overline{\psi(z)} \right)_A^B.$$
 (6.74)

Главный момент L_0 сил, приложенных к кривой AB со стороны положительной нормали, относительно начала координат равен

$$L_0 = \int_{AB} (x_1 T_{n2} - x_2 T_{n1}) dt.$$

Из последнего равенства, учитывая (6.73) и выполнив интегрирование по частям, получим

$$L_0 = -\left(x_1 \frac{\partial \Phi}{\partial x_1} + x_2 \frac{\partial \Phi}{\partial x_2}\right)_A^B + (\Phi)_A^B. \tag{6.75}$$

Очевидно, что

$$x_1 \frac{\partial \Phi}{\partial x_1} + x_2 \frac{\partial \Phi}{\partial x_2} = \operatorname{Re} \left[z \left(\frac{\partial \Phi}{\partial x_1} - i \frac{\partial \Phi}{\partial x_2} \right) \right].$$

С другой стороны, в силу формулы (6.71) имеем

$$\frac{\partial \Phi}{\partial x_1} - i \frac{\partial \Phi}{\partial x_2} = \overline{\varphi(z)} + \overline{z} \varphi'(z) + \frac{\alpha}{1} (z).$$

Это равенство вместе с (6.72) позволяет придать формуле (6.75) требуемое комплексное представление главного момента

$$L_0 = \operatorname{Re} \left(\chi(z) - z \psi(z) - z \overline{z} \varphi'(z) \right)_A^B. \tag{6.76}$$

§ 45. Степень определенности введенных функций и ограничения, накладываемые на них

Нетрудно показать, что при заданном тензоре напряжений σ_{11} , σ_{22} , σ_{12} функция $\varphi'(z)$ определяется с точностью до аддитивной мнимой постоянной ci, а функция $\psi'(z)$ находится точно.

Пусть $\phi'(z)$, $\psi'(z)$ — пара аналитических функций, связанных с заданными компонентами σ_{11} , σ_{22} , σ_{12} формулами (6.69); тогда

$$\sigma_{11} + \sigma_{22} = 4 \operatorname{Re} \varphi'(z),$$
 (6.77)

$$a_{22} - a_{11} + 2ia_{12} = 2[\bar{z}\varphi''(z) + \varphi'(z)].$$
 (6.78)

Пусть также $\varphi_1{}'(z)$, $\psi_1{}'(z)$ — другая пара функций, связанных с теми же σ_{11} , σ_{22} , σ_{12} соотношениями

$$\sigma_{11} + \sigma_{22} = 4 \operatorname{Re} \varphi_1'(z),$$
 (6.79)

$$\sigma_{22} - \sigma_{11} + 2i\sigma_{12} = 2\left[\overline{z}\varphi_1'(z) + \psi_1'(z)\right].$$
 (6.80)

После сравнения равенств (6.77) и (6.79) получаем

$$\varphi_1'(z) = \varphi'(z) + ci$$
.

Из формул же (6.78) и (6.80) следует

$$\psi_1'(z) = \psi'(z).$$

Из двух последних равенств вытекает, что

$$\varphi_1(z) = \varphi(z) + ciz + \gamma, \qquad (6.81)$$

$$\psi_1(z) = \psi(z) + \gamma', \tag{6.82}$$

где ү, ү' — вообще говоря, комплексные постоянные.

Имеет место и обратное утверждение. Если $\varphi(z)$ заменить функцией $\varphi(z) + ciz + \gamma$, а $\psi(z)$ — функцией $\psi(z) + \gamma'$, то напряженное состояние тела не изменится. Справедливость этого положения вытекает из непосредственной подстановки этих функций в формулы (6.77) и (6.78).

Легко видеть, что при заданных проекциях вектора перемещения нельзя произвольно задавать постоянные c, γ и γ' . Пусть $\phi(z)$, $\phi(z)$ — пара функций, связанных с заданными компонентами вектора перемещения формулой (6.67); тогда

$$2\mu(u_1 + iu_2) = \kappa \varphi(z) - z\overline{\varphi'(z)} - \overline{\psi(z)}. \tag{6.83}$$

При замене $\phi(z)$ и $\psi(z)$ согласно (6.81) и (6.82) из предыдущей формулы получим

$$2\mu(u_1+iu_2)=2\mu(u_1+iu_2)+(x+1)\,ciz+x\gamma-\vec{\gamma}'.$$

Отсюда видно, что при этом проекции вектора перемещения не изменятся, если

$$c = 0, \quad x\gamma - \overline{\gamma}' = 0. \tag{6.84}$$

Таким образом, в этом случае можно произвольно задавать только одну из постоянных γ , γ' . При заданных напряжениях подходящим выбором постоянных γ , c, γ' можно обеспечить соблюдение условий

$$\varphi(z_0) = 0$$
, $\lim \varphi'(z_0) = 0$; $\psi(z_0) = 0$, (6.85)

где z_0 — некоторая фиксированная точка области. Этнми условиями вполие фиксируется пара аналитических функций $\varphi(z)$ и $\psi(z)$.

При заданных проекциях вектора перемещения можно путем выбора одной из постоянных у или у положить

$$\varphi(z_0) = 0$$
 или $\psi(z_0) = 0$. (6.86)

Одним из этих условий вполне фиксируется пара аналитических функций $\varphi(z)$ и $\psi(z)$. Если деформируемая среда занимает односвязную область, то функции $\varphi(z)$, $\psi(z)$, $\chi(z)$ будут однозначными в этой области. Если замкнутая кривая AA рассматривается в односвязной области, где функции $\varphi(z)$, $\psi(z)$, $\chi(z)$ — однозначны, то из (6.74), (6.76) следует

$$V_1 + iV_2 = 0$$
, $L_0 = 0$,

т. е. главный вектор и главный момент сил, приложенных к этой кривой, равны нулю. При многосвязной области, как, например, в случае пластинки с отверстнями, функции $\phi(z)$ и $\psi(z)$ могут оказаться многозначными.

Перейдем к исследованню характера многозначности этих функций сперва для случая конечной и затем — бесконечной многосвязной области. Ясно, что физически компоненты тензора напряжений должны быть однозначными в области; такое же условие наложим и на вектор перемещения. Поэтому, согласно формулам (6.69),

вдоль произвольной замкнутой кривой AA, проведенной в многосвязной области, занятой телом, мы будем иметь

$$(\varphi'(z) + \overline{\varphi'(z)})_A^A = 0, \tag{6.87}$$

$$(\overline{z}\varphi''(z) + i'(z))_A^A = 0.$$
 (6.88)

Из (6.87) ясно, что $\text{Re } \phi'(z)$ является однозначной гармонической функцией. Однако известно, что при этом аналитическая функция $\phi'(z)$ может оказаться многозначной в неодносвязной области, ибо при обходе замкнутой кривой, расположенной в области и охватывающей какой-либо из внутренних контуров, мнимая часть $\phi'(z)$, вообще говоря, изменяется на некоторую постоянную величину, а следовательно, сама функция $\phi'(z)$ получает приращение, равное чисто мнимой постоянной. Ниже убедимся, что в данном случае такое приращение не имеет места. В силу ранее сказанного очевидно, что функция $\phi''(z)$ будет голоморфной, т. е. однозначной аналитической функцией. Учитывая, что

$$(\varphi''(z))_A^A = (\overline{\varphi''(z)})_A^A = 0,$$
 (6.89)

нз (6.88) имеем

$$(\overline{\psi'(z)})_A^A = (\psi'(z))_A^A = 0,$$
 (6.90)

т. е. $\psi'(z)$ является голоморфной функцией в многосвязной области.

Дифференцируя выражение (6.67) по координате x_i , будем иметь

$$2\mu \frac{\partial (u_1 + iu_2)}{\partial x_1} = \kappa \varphi'(z) - \overline{\varphi'(z)} - z\overline{\varphi''(z)} - \overline{\psi'(z)}.$$

Вследствие однозначности величин $\overline{z\phi''(z)}+\overline{\psi'(z)}$ (вторая формула (6.69)) и $\frac{\partial}{\partial x_1}$ (u_1+iu_2) из последнего равенства имеем

$$(\mathbf{x}\varphi'(z)-\overline{\varphi'(z)})_A^A=0.$$

Сравнение этого равенства с (6.87) дает

$$(\varphi'(z))_A^A = (\overline{\varphi'(z)})_A^A = 0, \tag{6.91}$$

т. е. $\phi'(z)$ также есть голоморфная функция.

На основании (6.91) формулы (6.74), (6.76) для замкнутой кривой примут вид

$$V_1 + iV_2 = -i\left(\varphi(z) + \overline{\psi(z)}\right)_A^A,$$

$$L_0 = \operatorname{Re}\left(\chi(z) - z\psi(z)\right)_A^A. \tag{6.92}$$

Обозначим через $z_k (k=1, 2, ..., m)$ аффиксы произвольно выбранных точек внутри соответствующих контуров L_k , не имеющих общих точек и охватываемых внешним контуром L_0 . Функцию $\phi(z)$ запи-

$$\varphi(z) = \int_{z_0}^{z} \varphi'(z) dz + c, \qquad (6.93)$$

где z_0 — произвольно фиксированная точка в рассматриваемой многосвязной области. Интеграл

$$\int_{z_0}^{z} \varphi'(z) dz$$

является, как правило, неоднозначной функцией и в общем случае при обходе любого внутреннего контура L_k получает приращение $2\pi i A_k$, где A_k , вообще говоря, комплексная постоянная (множитель $2\pi i$ введен для удобства).

Легко заметить, что функция

$$\varphi^*(z) = \int_{z_0}^{z} \varphi'(z) dz - \sum_{k=1}^{m} A_k \ln(z - z_k) + c$$
 (6.94)

в рассматриваемой области будет голоморфной. Действительно, при однократном обходе вокруг контура L_k функция $A_k \ln(z-z_k)$ получает то же приращение $2\pi i A_k$, между тем как остальные слагаемые суммы не получают приращений; так что функция $\phi^*(z)$ возвращается к своему прежнему значению.

Учитывая формулу (6.94), из равенства (6.93) получаем

$$\varphi(z) = \sum_{k=1}^{m} A_k \ln(z - z_k) + \varphi^*(z), \tag{6.95}$$

где $\phi^*(z)$ — голоморфная функция. Далее, исходя из формулы

$$\psi(z) = \int_{z_0}^z \psi'(z) \, dz + c'$$

и рассуждая аналогично предыдущему, будем иметь

$$\psi(z) = \sum_{k=1}^{m} B_k \ln(z - z_0) + \varphi^*(z), \qquad (6.96)$$

где B_k — вообще говоря, комплексные постоянные и $\psi^*(z)$ — голоморфная функция.

Подставим в формулу (6.67) выраження функций $\varphi(z)$ и $\psi(z)$; при однократном обходе по замкнутой кривой L_k , расположенной в данной области и охватывающей только контур L_k , вектор перемещения $u_1 + iu_2$ получит приращение

$$(u_1 + iu_2)_{L'_k} = \frac{\pi}{\mu} i(\pi A_k + \vec{B}_k).$$

Из этой формулы видно, что для однозначности перемещений должно быть выполиено условие

Теперь определим коэффициенты A_k и \overline{B}_k ; для этого по первой формуле (6.74) вычислим главный вектор сил, приложенных с надлежащей стороны к той же кривой L_{k}' ; его значение дается формулой

$$V_{1k} + iV_{2k} = -2\pi (A_k - \overline{B}_k). \tag{6.98}$$

Отсюда следует, что главный вектор (V_{1k}, V_{2k}) не зависит от выбора кривой L_{k}' .

Решая совместно уравнения (6.97) и (6.98), получим

$$A_{k} = -\frac{V_{1k} + iV_{2\gamma}}{2\pi (1 + x)}, \quad B_{k} = \frac{x \left(V_{1k} - iV_{2\gamma}\right)}{2\pi (1 + x)}. \tag{6.99}$$

Внеся эти значения A_k и B_k в формулы (6.95) и (6.96), окончательно будем иметь

$$\varphi(z) = -\frac{1}{2\pi (1+z)} \sum_{k=1}^{m} (V_{1k} + iV_{2k}) \ln(z - z_k) + \varphi^*(z), \quad (6.100)$$

$$\psi(z) = \frac{z}{2\pi (1+x)} \sum_{k=1}^{m} (V_{1k} - iV_{2k}) \ln(z - z_k) + \psi^*(z). \quad (6.101)$$

Рассмотрим случай бесконечной многосвязной области, например, занимаемой неограниченной пластинкой, ослабленной конечным числом криволинейных отверстий; она может быть получена из ранее рассмотренной области при удалении внешнего контура L_0 на бесконечность. Для всякой точки, расположенной вне окружности L, охватывающей все границы отверстий, будем иметь

$$\ln(z-z_k) = \ln z + \ln\left(1 - \frac{z_k}{z}\right).$$

Функция $ln(1-z_kz^{-1})$ будет голоморфной вне окружности L, включая бесконечно удаленную точку; поэтому из формул (6.100) и (6.101) найдем

$$\varphi(z) = -\frac{V_1 + iV_2}{2\pi (1+z)} \ln z + \varphi^{**}(z), \tag{6.102}$$

$$\psi(z) = \frac{x(V_1 - iV_2)}{2\pi(1 + x)} \ln z + \psi^{**}(z), \tag{6.103}$$

где (V_1, V_2) — главный вектор сил, приложенных на всех контурах области; $\phi^{**}(z)$, $\phi^{**}(z)$ — функции, голоморфные всюду вне окружности L, за исключением, быть может, бесконечно удаленной точки.

Подставляя выражения (6.102), (6.103) в (6.69) и налагая условие ограниченности компонентов тензора напряжений во всей рассматриваемой бесконечной области, придем к соотношенням

$$\varphi(z) = -\frac{V_1 + iV_2}{2\pi(1+z)} \ln z + \Gamma z + \varphi_0(z), \qquad (6.104)$$

$$\psi(z) = \frac{x(V_1 - iV_2)}{2\pi(1 + x)} \ln z + \Gamma'z + \psi_0(z), \tag{6.105}$$

где Γ , Γ' , вообще говоря, комплексные постоянные; $\varphi_0(z)$, $\psi_0(z)$ — функции, голоморфные вне окружности L, включая бесконечно удаленную точку, так что в ее окрестности справедливы разложения

$$\varphi_0(z) = a_0 + \frac{a_1}{z} + \frac{a_2}{z^2} + \dots;$$

$$\varphi_0(z) = b_0 + \frac{b_1}{z} + \frac{b_2}{z^2} + \dots$$
(6.106)

В силу формул (6.85), не меняя напряженного состояния среды, всегда можем принять

$$a_0 = b_0 = 0$$
; Im $\Gamma = 0$.

Величина ImГ имеет механический смысл. Чтобы показать это, поступим следующим образом. Продифференцируем соотношение (6.67) по x_1 и по ix_2 , а затем сложим полученные выражения. Тогда

$$\mu \left[\left(\frac{\partial u_1}{\partial x_1} + \frac{\partial u_2}{\partial x_2} \right) + i \left(\frac{\partial u_2}{\partial x_1} - \frac{\partial u_1}{\partial x_2} \right) \right] = \kappa \varphi'(z) - \overline{\varphi'(z)} =$$

$$= (\kappa - 1) \operatorname{Re} \varphi'(z) + i(\kappa + 1) \operatorname{Im} \varphi'(z).$$

Отсюда значение вращения ω определится формулой

$$\omega = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_2}{\partial x_1} - \frac{\partial u_1}{\partial x_2} \right) = \frac{1+\pi}{2\mu} \cdot \frac{\varphi'(z) - \overline{\varphi'(z)}}{2i} .$$

Из этой формулы с учетом (6.104) при $z \rightarrow \infty$ находим

$$\omega_{\infty} = \frac{1+x}{2\mu} \operatorname{Im} \Gamma.$$

Отсюда

$$\operatorname{Im} \Gamma = \frac{2\mu\omega_{\infty}}{1+x}. \tag{6.106'}$$

Пусть σ_1 , σ_2 — значения главных напряжений на бесконечности н α — угол между направлением σ_1 и осью ox_1 ; для них имеем

$$\sigma_{11} = \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} + \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \cos 2\alpha,$$

$$\sigma_{22} = \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} - \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \cos 2\alpha,$$

$$\sigma_{12} = \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \sin 2\alpha.$$

На основании этих формул

$$\sigma_{11} + \sigma_{22} = \sigma_1 + \sigma_2,
\sigma_{22} - \sigma_{11} + 2i\sigma_{12} = -(\sigma_1 - \sigma_2) e^{-2i\sigma_1}.$$

Сопоставляя последние выражения с формулами (6.69) и учитывая (6.104), (6.105) и (6.106), при $z \rightarrow \infty$ получим

$$\operatorname{Re} \Gamma = \frac{1}{4} (\sigma_1 + \sigma_2),$$

$$\Gamma' = -\frac{1}{2} (\sigma_1 - \sigma_2) e^{-2i\alpha}.$$
(6.107)

Значит, в бесконечно удаленных частях плоскости имеет место распределение тензора напряжений, бесконечно мало отличающееся от равномерного.

Подставляя формулы (6.104) и (6.105) в (6.67), для больших |z| будем иметь

$$2\mu(u_1 + iu_2) = -\frac{x(V_1 + iV_2)}{2\pi(1 + x)} \ln(z\overline{z}) + (x\Gamma - \overline{\Gamma}')z - \overline{\Gamma}'\overline{z} + \dots, \quad (6.108)$$

где многоточие обозначает слагаемые, остающиеся ограниченными при возрастающем |z|.

Таким образом, перемещение на бесконечности не ограничено; оно будет ограничено, если главный вектор (V_1, V_2) сил, действующих на все контуры области, и напряжения на бесконечности равны нулю, а также $\text{Im}\Gamma=0$, т. е. бесконечно удаленная часть плоскости не испытывает вращения.

Если напряжения на бесконечности равны нулю, а главный вектор внешних сил не равен нулю, то перемещение все же возрастает как $\ln(z\overline{z}) = 2\ln r$.

§ 46. Основные граничные задачи и приведение их к задачам теории функций комплексного переменного

Под основными граничными задачами плоской теории упругости, аналогично тому, как для трехмерного тела (§ 34), мы будем поинмать следующие задачи:

Первая основная задача. Определение упругого равновесня, когда заданы внешние силы, приложенные к границе L области \mathcal{S} .

Вторая основная задача. Определение упругого равновесия, когда заданы перемещения точек границы L.

Основная смешанная задача. Определение упругого равновесия, когда на одной части границы заданы приложенные к ней силы, а

на другой — перемещения точек.

Если область S бесконечна, то в случае первой основной задачи должны быть заданы напряжения на бесконечности, т. е. $Re\ \Gamma$ и Γ' ; в случае же второй основной задачи и основной смешанной задачи — величины $V_1,\ V_2,\ \Gamma,\ \Gamma'$. Допуская, что решение указанных задач существует, его единственность для конечной области можно доказать аналогично доказательству, приведенному в случае соответствующих пространственных задач; на доказательстве теоремы единственности для бесконечной области мы не останавливаемся; при надобности читатель сможет ознакомиться с ним в монографин Н. И. Мусхелишвили «Некоторые основные задачи математической теории упругостн».

Из формул (6.67), (6.77), (6.78) видно, что решение плоской задачи теории упругости сводится к отысканию пары функций комплексного переменного $\varphi(z)$ и $\psi(z)$, аналитических в данной области S, при этом на ее границе L эти функции $\varphi(z)$ и $\psi(z)$ должны удовлетворять определенным условиям, отвечающим ка-

кой-либо из сформулированных задач.

Будем считать, что граница L области S не пересекает себя, замкнута и в каждой точке имеет касательную. Кроме того, примем, что компоненты вектора перемещения и тензора напряжений непрерывны вплоть до границы L.

1. Для первой основной задачи функции $\varphi(z)$ н $\psi(z)$ в случае конечной односвязной области S, ограниченной контуром L, должны на основании (6.74) удовлетворять краевому условию

$$\varphi(t) + t\overline{\varphi'(t)} + \overline{\psi(t)} = f_1 + if_2 + c.$$
 (6.109)

Здесь $t=x_1+ix_2$ — аффикс точки L и x_1 и x_2 — ее декартовы координаты, причем

$$f_1 + i f_2 = i \int_0^I (T_{n1} + i T_{n2}) dl, \qquad (6.110)$$

где T_{n1} , T_{n2} — заданные эначения проекций внешних сил, действующих на L.

Выражение слева в (6.109) дает граничное значение функции $\phi(z) + z\phi'(z) + \psi(z)$, когда z, оставаясь внутри области S, стремится к точке t контура L. Это граничное условие существует в силу принятого предположения о непрерывности компонентов тензора напряжений вплоть до контура L. (Следует отметить, что в формуле (6.74) дуга, обозначенная через AB, целиком лежит в области S. Однако в силу предположения о непрерывности компонентов тензора напряжений вплоть до контура, мы вполне законно применнли эту формулу для случая, когда дуга AB принадлежит контуру L.)

2. Для второй основной задачи функции $\phi(z)$ и $\psi(z)$, в случае той же конечной односвязной области S, должны на основании

(6.67) удовлетворять на контуре L соотношению

$$x\varphi(t) - t\overline{\varphi'(t)} - \overline{\psi(t)} = 2\mu(u_1^* + iu_2^*), \qquad (6.111)$$

где u_1^* и u_2^* — заданные значения перемещения точки L.

Здесь, так же как и выше, левая часть равенства (6.111) представляет собой граничное значение выражения

$$\mathbf{z}\varphi\left(\mathbf{z}\right)-\mathbf{z}\overline{\varphi'\left(\mathbf{z}\right)}-\overline{\psi(\mathbf{z})}$$
 при $\mathbf{z}\to t$.

Это граничное значение существует, так как

$$\mathsf{x}\varphi\left(z\right)-z\overline{\varphi'\left(z\right)}-\overline{\psi\left(z\right)}=2\mu\left(u_{1}+iu_{2}\right),$$

а по условию, принятому нами выше, u_1 и u_2 непрерывны вплоть до контура L.

3. Для первой основной задачи в случае бесконечной области S, ограниченной замкнутым контуром L, регулярные в ней функции $\varphi_0(z)$ и $\psi_0(z)$, на основании условня (6.109) с учетом формул (6.104) и (6.105), должны удовлетворять краевому соотношенню

$$\varphi_0(t) + t\overline{\varphi_0'(t)} + \overline{\psi_0(t)} = f_1^\circ + if_2^\circ + c.$$
 (6.112)

При этом введено обозначение

$$f_{1}^{\circ} + i f_{2}^{\circ} = f_{1} + i f_{2} + \frac{V_{1} + i V_{2}}{2\pi (1 + \pi)} \left(\ln t - \pi \ln \overline{t} \right) + \frac{V_{1} - i V_{2}}{2\pi (1 - \pi)} \frac{t}{\overline{t}} - (\Gamma + \overline{\Gamma}) t - \overline{\Gamma}' \overline{t}.$$
(6.113)

Когда точка t описывает контур L в положительном направлении, выражения f_1+if_2 , $\ln t$ и $\ln \bar{t}$ получают соответственно приращения $i(V_1+iV_2)$, $-2\pi i$ и $+2\pi i$, так что приращение выражения $\hat{f}_1+i\hat{f}_2$, как легко убедиться, будет равно нулю. Поэтому функция $\hat{f}_1+i\hat{f}_2$ является однозначной и непрерывной на L.

4. Для второй основной задачи в случае бесконечной же областн S, ограниченной контуром L, для функций $\phi_0(z)$ н $\psi_0(z)$ на основанни формулы (6.111) с учетом формул (6.104) и (6.105) будем иметь краевое условие

$$\times \varphi_0(t) - t\overline{\varphi_0'(t)} - \overline{\varphi_0(t)} = 2\mu(u_1^{\circ} + iu_2^{\circ}),$$
 (6.114)

где

$$2\mu (u_{1}^{*} + iu_{2}^{*}) = 2\mu (u_{1}^{*} + iu_{2}^{*}) + \frac{x (V_{1} + iV_{2})}{2\pi (1 + x)} \ln (t\overline{t}) - \frac{V_{1} - iV_{2}}{2\pi (1 + x)} \frac{t}{\overline{t}} - (x\Gamma - \overline{\Gamma})t + \overline{\Gamma}'\overline{t}.$$
 (6.115)

Как видно из (6.115), правая часть равенства (6.114) представляет собой однозначную и непрерывную на L функцию, поскольку таковыми являются все содержащиеся в ней члены.

5. В основной смешанной задаче будем иметь условия вида (6.109) на тех частях граннцы, где заданы проекции вектора напряжения, и условня вида (6.111) на остальных ее частях, где заданы проекции вектора перемещения.

Выше мы убедились, что условие непрерывности компонентов тензора напряжений вплоть до границы L области S приводит к

непрерывности вплоть до границы выражения

$$\varphi(z) + z\overline{\varphi'(z)} + \overline{\psi(z)},$$

а условне непрерывности проекции вектора перемещения — к непрерывности вплоть до границы выражения

$$x\varphi(z) - \overline{z\varphi'(z)} - \overline{\psi(z)}$$
.

Очевидио, что выражение $\varphi(z) + z\overline{\varphi'(z)} + \overline{\psi(z)}$ может быть непрерывным вплоть до границы без обязательного соблюдения условия непрерывности (вплоть до границы L) компонентов тензора напряжений. Поэтому последнее условие может быть заменено более слабым условнем непрерывности вплоть до границы указанного выражения. В дальнейшем будем считать, что для двух первых основных задач функции $\varphi(z)$, $\varphi'(z)$ и $\psi(z)$ непрерывно продолжимы на все точки границы L области S; это накладывает сильное условне на нскомые функции, но и значительно упрощает рассуждения при применении методов эффективного решения основных задач.

Условие непрерывности $\varphi(z)$, $\varphi'(z)$ и $\psi(z)$ в случае первой основной задачи исключает разрывные внешние нагрузки, например сосредоточенные силы; для смешанной задачи функции $\varphi(z)$, $\varphi'(z)$ и $\psi(z)$ в отдельности не будут непрерывными в точках стыка.

§ 47. Теорема Мориса Леви

Рассмотрим первую основную задачу для конечной односвязной области. Так как искомые аналитические функции $\phi(z)$ и $\phi(z)$ одиозначны в данной области S и упругие постоянные λ и μ не входят в граничное условие (6.109), то решение этой задачи, даваемое функциями $\varphi(z)$, $\psi(z)$, не зависит от упругих постоянных λ и μ , нначе говоря, при заданных внешних силах на границе конечной односвязной области напряженное состояние в заполняющем ее теле не зависит от упругих свойств материала. Для конечной многосвязной области решение, определяемое функциями $\phi(z)$, $\psi(z)$, зависит от материала среды. Чтобы решение, определяемое функциями $\phi(z)$, $\psi(z)$, не зависело от упругой постоянной κ , главные векторы сил, приложенных к каждому из контуров L_k , как это следует из формул (6.100), (6.101), должны быть в отдельности равны иулю. Именно в этом случае напряженное состояние не зависит от упругих постоянных тела. Этот результат и составляет теорему Мориса Леви, лежащую в основе метода нахождения напряженного состояния в каждой точке изотропной однородной среды на моделях из другого материала. В частности, эта теорема дает возможность заменить определение напряженного состояния в однородных и изотропных материалах определением напряженного состояния в прозрачных телах, оптически чувствительных к возникающему в них напряженному состоянию.

Основными методами, позволяющими решать задачи плоской теории упругости для достаточно широкого класса областей, являются метод конформного отображения и метод интеграла типа Коши. Совместное применение этих методов оказывается наиболее эффективным для односвязных областей.

Исследование многосвязных областей значительно сложнее и здесь рассматриваться не будет.

§ 48. Метод конформных отображений

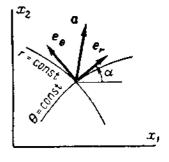
Пусть конечная или бесконечная односвязная область в плоскости переменного z, ограниченная простым контуром L, взаимно однозначно отображается на единичный круг $|\zeta| < 1$ в плоскости ζ посредством аналитической функции

$$z = \omega(\zeta), \tag{6.116}$$

причем примем, что $\omega(0) = 0$ для конечной области и $\omega(0) = \infty$ для бесконечной области.

Для бесконечной области рассмотрим случай, когда перемещения u_1 , u_2 на бесконечности ограничены; при этом величины V_1 , V_2 , Γ , Γ' в условни (6.108) должны быть равны нулю; также будут нулевыми компоненты тензора напряжений на бесконечности. Искомые функции $\phi(z)$ и $\psi(z)$ будут голоморфными (регулярными) в области S, включая и точку $z=\infty$.

Чтобы использовать конформное отображение (6.116) при решении основных задач и вообще задач плоской



PHc. 21

теории упругости, преобразуем граничные условия (6.109), (6.111) к переменному ξ.

Введя новые обозначения

$$\varphi(z) = \varphi(\omega(\zeta)) = \varphi_1(\zeta), \quad \psi(z) = \psi(\omega(\zeta)) = \psi_1(\zeta), \quad (6.117)$$

получим, что функции $\phi_1(\zeta)$, $\psi_1(\zeta)$ являются голоморфными в области единичного круга $|\zeta| < 1$; его границу обозначим через γ .

Введем полярные координаты (r, θ) на плоскости ξ ; их можно рассматривать как криволинейные координаты точки (x_1, x_2) плоскости z; в силу коиформности отображения координатные линии, соответствующие r=const и θ =const, ортогональны между собой. Возьмем на плоскости z точку (x_1, x_2) и проведем через эту точку

координатные линин r=const θ =const (рис. 21). Обозначим проекции вектора a, приложенного в точке z, в системе координат x_1 , x_2 через a_i , a_2 , а в системе e_r , e_θ — через a_r , a_θ . Из рис. 21 очевидно

$$a_r + ia_\theta = (a_1 \cos \alpha + a_2 \sin \alpha) + i(-a_1 \sin \alpha + a_2 \cos \alpha)$$

илн

$$a_r + ia_a = e^{-ia}(a_1 + ia_2),$$
 (6.118)

где α — угол, составляемый направлением e_r с осью x_1 и отсчитываемый от этой оси в положительном направлении. Чтобы вычислить $e^{i\alpha}$ точку z переместим в направлении e_r в положение z+dz; тогда соответствующая точка $\zeta=re^{i\theta}$ в плоскости ζ переместится в радиальном направлении в положение $\zeta+d\zeta$, поэтому будем иметь

$$dz = e^{ia} |dz|, d\zeta = e^{i\theta} |d\zeta|,$$

откуда с учетом (6.116)

$$e^{ia} = \frac{dz}{|dz|} = \frac{\omega'(\zeta)d\zeta}{|\omega'(\zeta)| |d\zeta|} = e^{i\theta} \frac{\omega'(\zeta)}{|\omega'(\zeta)|}.$$

Из последнего соотношения найдем

$$e^{-ia} = \frac{\overline{\zeta}}{r} \frac{\overline{\omega'(\zeta)}}{|\omega'(\zeta)|}. \tag{6.119}$$

Подставляя (6.119) в (6.118), получим

$$a_r + ia_\theta = \frac{\overline{\zeta}}{r} \frac{\overline{\omega'(\zeta)}}{|\omega'(\zeta)|} (a_1 + ia_2). \tag{6.120}$$

При этом проекции вектора перемещения на направления e_r и e_θ определяются из равенства

$$u_r + iu_\theta = \frac{\overline{\zeta}}{r} \frac{\overline{\omega'(\zeta)}}{|\omega'(\zeta)|!} (u_1 + iu_2). \tag{6.121}$$

На основании формул (1.13) для плоского напряженного состояния и плоской деформации (k, l, r, s=1,2) между компонентами тензора напряжений σ_{rr} , $\sigma_{\theta\theta}$, $\sigma_{r\theta}$ в полярных координатах и компонентами тензора напряжений σ_{11} , σ_{22} , σ_{12} в прямоугольных декартовых координатах имеют место соотношения

$$\sigma_{rr} + \sigma_{\theta\theta} = \sigma_{11} + \sigma_{22},$$

$$\sigma_{\theta\theta} - \sigma_{rr} + 2i\sigma_{r\theta} = (\sigma_{22} - \sigma_{11} + 2i\sigma_{12})e^{2i\alpha},$$
(6.122)

справедливость которых проверяется непосредственно. Определив из (6.119)

$$e^{2ia} = \frac{\zeta^2}{r^2} \frac{(\omega'(\zeta))^2}{|\omega'(\zeta)|^2} = \frac{\zeta^2}{r^2} \frac{\omega'(\zeta)}{\overline{\omega'(\zeta)}}$$

и учитывая формулы (6.69), (6.116) и (6.117), из формул (6.122) найдем

$$\sigma_{rr} + \sigma_{aa} = 2 \left[\Phi_1(\zeta) + \overline{\Phi_1(\zeta)} \right], \tag{6.123}$$

$$\sigma_{\theta\theta} - \sigma_{rr} + 2i\sigma_{r\theta} = -\frac{2\zeta^{2}}{r^{2}\overline{\omega'(\zeta)}} \left[\overline{\omega(\zeta)} \Phi_{1}'(\zeta) + \omega'(\zeta) \Psi_{1}(\zeta)\right],$$

где $\Phi_1(\zeta) = \varphi'(z) = \Phi(z); \quad \Psi_1(\zeta) = \psi'(z) = \Psi(z).$

В этом случае вместо граничных условий (6.109), (6.111) соответственно будем иметь

$$\varphi_{1}(\sigma) + \frac{\omega(\sigma)}{\overline{\omega'(\sigma)}} \overline{\varphi_{1}(\sigma)} + \overline{\psi_{1}(\sigma)} = f_{1}^{*}(\sigma) + i f_{2}^{*}(\sigma) + c, \qquad (6.124)$$

$$\mathbf{x}\varphi_{1}(\sigma) - \frac{\omega(\sigma)}{\overline{\omega'(\sigma)}} \overline{\varphi_{1}'(\sigma)} - \overline{\varphi_{1}(\sigma)} = 2\mu \left[u_{1}^{**}(\sigma) + iu_{2}^{**}(\sigma)\right], \qquad (6.125)$$

где

$$f_1^*(\sigma) = f_1(t), \quad f_2^*(\sigma) = f_2(t),$$

 $u_1^{**}(\sigma) = u_1^*(t), \quad u_2^{**}(\sigma) = u_2^*(t)$

н о - аффикс точки окружности у.

Следует отметить, что ввиду взаимной однозначности конформного отображения необходимо $\omega'(\zeta) \neq 0$. Новые неизвестные аналитические функции $\phi_1(\zeta)$, $\psi_1(\zeta)$, отвечающие прежним $\phi(z)$, и $\psi(z)$, можно искать в виде степениых рядов

$$\varphi_1(\zeta) = \sum_{k=1}^{\infty} a_k \zeta^k, \quad \psi_1(\zeta) = \sum_{k=0}^{\infty} b_k \zeta^k,$$

где коэффициенты a_h и b_h , вообще говоря, комплексные величины. Граничные условия (6.124) или (6.125) дают возможность построить для определения этих коэффициентов бесконечную систему

линейных уравнений.

В тех случаях, когда отображающая функция ω(ξ) является полипомом, задача сводится к конечной системе линейных алгебраических уравнений (этот результат получен Н. И. Мусхелишвили). Ограннчившись здесь только приведенными общими замечаниями, перейдем к изложению теории интеграла типа Коши, теоремы Гарнака и задачи Римана.

§ 49. Интеграл типа Коши

Как известно, задачи Дирихле и Неймана для уравнения Лапласа решаются с помощью потенциалов простого и двойного слоев, а при решении краевых задач для других дифференциальных уравнений применяются различного рода обобщенные потенциалы. Краевые задачи теории аналитических функций комплексного переменного, к которым приводятся задачи плоской теории упругости,

решаются с помощью интеграла типа Коши и различных его обобщений. Исходя из этого, мы приведем без доказательств несколько результатов из теории интегралов Коши, типа Коши и предельных значений последнего.

1. Интеграл Коши. Пусть f(z) — функция, аналитическая в односвязной области S, ограниченной простой кусочно-гладкой замкнутой линией L, и непрерывная в S+L. Тогда значение функции f(z) в любой точке $z \in S$ определится граничным значением этой функции на линии L в виде

$$f(z) = \frac{1}{2\pi i} \int_{t}^{\infty} \frac{f(t) dt}{t - z}.$$
 (6.126)

Здесь интегрирование ведется по линии L в положительном направлении. Интеграл, входящий в правую часть (6.126), называется интегралом Коши. Если точка z находится вне L, то в силу теоремы Коши

$$\frac{1}{2\pi i} \int \frac{f(t) dt}{t - z} = 0, \tag{6.127}$$

ибо подынтегральная функция f(t)/(t-z) будет аналитической в S и непрерывной в S+L.

В случае многосвязной ограниченной области формула Кошн имеет вид

$$f(z) = \frac{1}{2\pi i} \int_{t}^{\infty} \frac{f(t) dt}{t - z}, \qquad (6.128)$$

где $L = L_0^+ + L_1^- + \ldots + L_m^-$; каждый из L_v является простой кусочно-гладкой замкнутой линией, причем все $L_v(v=1, 2, ..., m)$ находятся внутри L_0 . Если z— точка вне L, то в силу теоремы Кошн

$$\frac{1}{2\pi i} \int_{L} \frac{f(t)}{t-z} dt = 0. \tag{6.129}$$

Пусть f(z) — функция, аналитическая в односвязной бесконечной области S^- , ограниченной простой кусочно-гладкой замкнутой линей L, включая и бесконечно удалениую точку, т. е. $f(\infty) = c_0$, и непрерывная в $S^- + L$. Тогда

$$\frac{1}{2\pi i} \int_{t} \frac{f(t) dt}{t - z} = -f(z) + f(\infty)$$
 (6.130)

для точек z, лежащих вне L;

$$\frac{1}{2\pi i} \int_{L} \frac{f(t) dt}{t - z} = f(\infty) \tag{6.131}$$

для точек z, лежащих внутри L. Формула (6.130) называется формулой Коши для бесконечной области.

2. Интеграл типа Коши. Пусть f(t) — заданная на простой кусочно-гладкой замкиутой линии L непрерывная функция, тогда

$$\frac{1}{2\pi i} \int_{f} \frac{f(t) dt}{t - z} \tag{6.132}$$

выражает однозначную аналитическую функцию во всякой односвязной области, не содержащей точек линии L. Интеграл (6.132) называется интегралом типа Коши, функция f(t) называется его плотностью, а $\frac{1}{t-z}$ ядром, и для производной всех порядков интеграла типа Коши имеет место формула

$$F^{(n)}(z) = \frac{n!}{2\pi i} \int_{L} \frac{f(t) dt}{(t-z)^{n+1}}.$$
 (6.133)

Прежде чем перейтн к изучению поведения интеграла типа Коши на линии интегрирования, рассмотрим вопрос о классах функций. Пусть f(t) — некоторая функция, причем аргумент t и функция f(t) могут быть как действительными, так и комплексными. Если f(t) является функцией из класса непрерывных функций, то, по определению, приращение аргумента t_2-t_1 и функции t_2-t_1 и функции t_3-t_1 и функции t_3-t_1 и функции по отношению к приращению аргумента не рассматривается. Однако многие свойства функции, например разложение ее в ряды и быстрота их сходимости, представление интегралами и т. п., тесно связаны с порядком модуля непрерывности функции, т. е. $\omega(\delta) = \sup_{t=0}^{\infty} |f(t_2)-f(t_1)|$, где t_1 и t_2 принадлежат кривой t_3 и t_4 принадлежат кривой t_4 и t_5 принадлежат кривой t_4 и t_5 принадлежат кривой t_6 и t_6 принадлежат кривой t_6 пр

Мы остановимся на наиболее интересном классе функций, для которых модуль непрерывности представим в виде степенной функции от приращения аргумента, т. е.

$$|f(t_2) - f(t_1)| < A |t_2 - t_1|^{\alpha}.$$
 (6.134)

Здесь f(t) — функция точек гладкой кривой L; t_1 , t_2 — любые две точки кривой L; A и α — положительные числа. A называется постоянной Гельдера, а α — показателем Гельдера, $0 < \alpha \le 1$. Условне (6.134) называется условием Гельдера (условие H), и функция f(t), удовлетворяющая условию H, называется функцией из класса H. Очевидио, при $\alpha > 1$ из условия (6.134) вытекало бы, что всюду f'(t) = 0, а отсюда $f(t) \equiv \text{const.}$ При $\alpha = 1$ условие Гельдера совпадает с условием Липшица. Если при достаточно близких друг к другу t_1 и t_2 условие H выполняется для некоторого показателя α , то оно будет, очевидно, выполняться и для всякого показателя $\alpha < \alpha_1$. Таким образом, меньшему α соответствует более широкий класс функций. Наиболее узким классом будет класс функций, удовлетворяющих условию Липшица.

3. Главное значение интеграла типа Коши. Пусть f(x) — заданная действительная функция, обращающаяся в бесконечность в

некоторой точке c конечного интервала интегрирования $a \le c \le b$. Если вырежем совершенно произвольную окрестность точки c, то функция f(x) в $a \le x \le c - \varepsilon_1$ и $c + \varepsilon_1 \le x \le b$ будет ограничена, а в $c - \varepsilon_1 \le x \le c + \varepsilon_2$ — не ограничена. Точка c называется особой точкой.

Предел

$$\lim_{\substack{\epsilon_{1} \to 0 \\ \epsilon_{2} \to 0}} \left\{ \int_{a}^{c-\epsilon_{1}} f(x) dx + \int_{c+\epsilon_{2}}^{c} f(x) dx \right\}, \tag{6.135}$$

если он существует, называется несобственным интегралом функцин f(x) от a до b. В случае, если этот предел конечен, говорят, что интеграл сходится, а функцию f(x) называют интегрируемой в промежутке [a, b]. Если же интеграл бесконечен или вовсе не существует, то говорят, что интеграл расходится. Известно, что несобственный интеграл существует, если порядок бесконечности функции меньше единицы, τ . е.

$$|f(x)| < \frac{M}{|x-c|^{\beta}}$$
 (\$\begin{align*} (6.136) \end{align*}

В случае обращения функции f(x) в бесконечность порядка первого или выше несобственный интеграл не существует.

Если в криволинейном интеграле (6.132) вместо точки z подставим точку t_0 контура L, то получим сингулярный криволинейный интеграл

$$\int \frac{f(t)}{t-t_0} dt. \tag{6.137}$$

Представим его в виде

$$\int_{L} \frac{f(t)}{t-t_0} dt = \int_{L} \frac{f(t)-f(t_0)}{t-t_0} dt + f(t_0) \int_{L} \frac{dt}{t-t_0}.$$

Так как в силу условия Гельдера

$$|f(t)-f(t_0)| < A|t-t_0|^a$$

или

$$\left|\frac{f(t)-f(t_0)}{t-t_0}\right| < \frac{A}{|t-t_0|^{\beta}},$$

где $\beta=1-\alpha<1$, то первый интеграл, на основании (6.136), существует как несобственный.

Во втором слагаемом подынтегральная функция допускает первообразную функцию $\ln(t-t_0)$, которая является многозначной Примем, что $\ln(t-t_0)$ есть контурное значение аналитической функции $\ln(z-t_0)$, однозначной в плоскости, разрезанной вдоль некоторой кривой, соединяющей точки t_0 и ∞ . Условимся для определенности, что разрез произведен справа от линии L. Проведем из точки t_0 линии L, как из центра, окружность раднуса ε и пусть

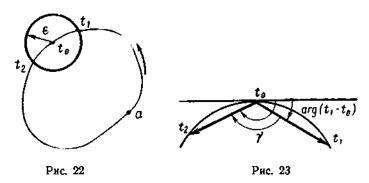
 t_1 и t_2 — точки пересечення этой окружности с линией L (рис. 22). Следуя (6.135), будем иметь

$$\int_{t} \frac{dt}{t - t_0} = -\lim_{\epsilon \to 0} \left[\int_{a}^{t_1} \frac{dt}{t - t_0} + \int_{t_1}^{a} \frac{dt}{t - t_0} \right] = \lim_{\epsilon \to 0} \ln \frac{t_1 - t_0}{t_2 - t_0}$$

или

$$\int_{t} \frac{dt}{t-t_0} = \lim_{\epsilon \to 0} \ln \left| \frac{t_1-t_0}{t_2-t_0} \right| + i \lim_{\epsilon \to 0} \left[\arg \left(t_1-t_0 \right) - \arg \left(t_2-t_0 \right) \right].$$

Так как $|t_2-t_0|=|t_1-t_0|$, то, следовательно, $\ln\left|\frac{t_1-t_0}{t_2-t_0}\right|=0$. Выражение в квадратных скобках будет равно углу между векто-



рами t_0t_1 , t_0t_2 (рис. 23), причем в силу выбора разреза этот угол должен отсчитываться слева от кривой, поэтому

$$\lim_{\epsilon \to 0} \ln \frac{t_1 - t_0}{t_2 - t_0} = i\pi,$$

следовательно,

$$\int_{t} \frac{dt}{t-t_0} = i\pi.$$

Таким образом, главное значение, по Коши, сингулярного интеграла (6.137) для функции f(t), удовлетворяющей условию Гельдера, равно

$$\int_{t-t_{0}}^{t} dt = \int_{t-t_{0}}^{t} \frac{f(t) - f(t_{0})}{t - t_{0}} dt + i\pi f(t_{0}).$$
 (6.138)

4. Предельные значения интеграла типа Коши. Пусть L — простая гладкая замкнутая линия и на ней дана удовлетворяющая условию Гельдера функция f(t); тогда интеграл типа Коши (6.132) имеет предельные значения

$$F^{-}(t_0) = \frac{1}{2\pi i} \int \frac{f(t) dt}{t - t_0} - \frac{1}{2} f(t_0)$$
 (6.139)

при $z \rightarrow t_0$ извие L и

$$F^{+}(t_0) = \frac{1}{2\pi i} \int_{0}^{\infty} \frac{f(t) dt}{t - t_0} + \frac{1}{2} f(t_0)$$
 (6.140)

при $z \rightarrow t_0$ изнутри L.

Здесь сингулярный интеграл $\frac{1}{2\pi i} \int_{1}^{\infty} \frac{f(t) dt}{t - t_0}$ понимается в

смысле главного значения по Коши и вычисляется по формуле (6.138). Складывая формулы (6.139) и (6.140), найдем значение интеграла типа Коши в точке, лежащей на линии L,

$$\frac{1}{2\pi i} \int_{L} \frac{f(t) dt}{t - t_0} = \frac{F^+(t_0) + F^-(t_0)}{2}. \tag{6.141}$$

Рассмотрим теперь интеграл типа Коши для случая, когда линия интегрирования представляет собой прямую, простирающуюся в бесконечность. Не нарушая общности, эту прямую совместим с действительной осью x_1 и обозначим ее через L (рис. 22). Верхнюю полуплоскость обозначим через S^+ , а нижнюю — S^- ; точки осн x_1 не включаются ии в S^+ , ни в S^- .

Пусть f(t) — вообще комплексная функция действительного переменного t, удовлетворяющая условию H при всех конечных значениях t и стремящаяся к определенному пределу $f(\infty)$ при $t \rightarrow \pm \infty$. Кроме того, функция f(t) для больших значений t удовлетворяет условию

$$|f(t)-f(\infty)| < \frac{B}{|t|^{\lambda}}, \quad \lambda > 0, \quad B > 0. \tag{6.142}$$

Положим также, что функция f(t) стремится к одному и тому же конечному пределу $f(\infty)$ при $t \to +\infty$ и $t \to -\infty$. Если $f(\infty) \neq 0$, то интеграл типа Коши

$$\frac{1}{2\pi i} \int \frac{f(t)}{t-z} dt, \qquad (6.143)$$

если считать точку z не лежащей на оси x_1 , будет расходящимся. Действительно, имеем

$$\int_{N'}^{N^*} \frac{f(t) dt}{t-z} = \int_{N'}^{N^*} \frac{f(t)-f(\infty)}{t-z} dt + f(\infty) \int_{N'}^{N^*} \frac{dt}{t-z}.$$

В первом интеграле правой части подынтегральная функция в силу (6.142) будет при больших значениях |t| порядка $|t|^{-1-\lambda}$, позтому упомянутый интеграл, на основанни известного критерия сходимости интегралов с бесконечными пределами, будет сходящимся. Вычислим второй интеграл

$$\int_{V_{t'}}^{N'} \frac{dt}{t-z} = \ln(N''-z) - \ln(N'-z) = \pm i\alpha + \ln\frac{r''}{r'},$$

где α — угол, заключенный между прямыми, соединяющими точку z с точками N', N'', а r', r'' — расстояния точки z соответственно до N' и N'' (рис. 24). В последнем равенстве знак первого члена следует брать положительным, если z лежит в верхней полуплоскости, и отрицательным — если в нижней полуплоскости. Если N' и N'' независимо друг от друга стремятся соответственно κ — ∞ , $+\infty$, то α стремится κ π , а $\ln \frac{r''}{r'}$ не стремится ни κ какому пределу; отсюда следует, что данный интеграл не стремится ни κ какому пределу. Теперь будем считать, что во всем процессе ON' = -ON'' = ON. Тогда

$$\lim_{N\to\infty} \ln \frac{r''}{r'} = \ln 1 = 0$$
и будем иметь
$$\lim_{N\to\infty} \int_{-N}^{N} \frac{f(t) dt}{t-z} = \int_{-\infty}^{\infty} \frac{f(t) - f(\infty)}{t-z} \times \frac{N''}{t-z} \times \frac{N''}{t$$

Если $f(\infty) = 0$, то интеграл (6.143), как показывает ход исследования, при условии (6.142) будет сходящимся.

Таким образом, сингулярный интеграл

$$\int_{L} \frac{f(t)}{t-z} dt = \lim_{N \to \infty} \int_{-N}^{N} \frac{f(t) dt}{t-z},$$

по Коши, называется главным значением и определяется формулой (6.144). При указанных выше условиях, наложенных на функцию f(t), функция F(z), определяемая формулой

$$F(z) = \frac{1}{2\pi i} \int_{L} \frac{f(t) dt}{t - z}, \qquad (6.145)$$

будет, очевидно, голоморфной в S+ и S-. Для данного случая формулы Сохоцкого — Племеля для бесконечной прямой имеют вид

$$F^{+}(t_{0}) = \frac{1}{2} f(t_{0}) + \frac{1}{2\pi i} \int_{-\infty}^{\infty} \frac{f(t)}{t - t_{0}} dt,$$

$$F^{-}(t_{0}) = -\frac{1}{2} f(t_{0}) + \frac{1}{2\pi i} \int_{-\infty}^{\infty} \frac{f(t)}{t - t_{0}} dt.$$
(6.146)

Здесь $F^+(t_0)$ и $F^-(t_0)$ — пределы F(z) при $z{\to}t_0$ соответственно из верхней и нижней полуплоскостей.

§ 50. Теорема Гарнака

Пусть L — простая замкнутая линия. Обозначим через S^+ конечную часть плоскости, ограниченную линией L, а через S^- — бесконечную часть плоскости, расположенную вне этой кривой. При этом линию L мы не относим ни к S^+ , ни к S^- . Возьмем действительную непрерывную функцию точки линии L. Тогда, если

$$\frac{1}{2\pi t} \int_{t}^{\infty} \frac{f(t) dt}{t-z} = 0$$
 для всех $z \in S^+$,

то f(t) = 0 всюду на L. Если же

$$\frac{1}{2\pi i} \int_{L} \frac{f(t) dt}{t - z} = 0$$
 для всех $z \in S^{-}$,

то f(t) = const на L.

При применения теоремы Гарнака к разности двух действительных непрерывных функций $f_1(t)$ и $f_2(t)$, заданных на L, для всех $z \in S^+$ на L будем иметь $f_1(t) = f_2(t)$ и для всех $z \in S^-$ на L будем иметь $f_1(t) = f_2(t) + c$.

Теорема Гарнака формулируется аналогично предыдущей, ко-

гда L -- бесконечная прямая.

§ 51. Краевая задача Римана

Пусть L обозначает совокупность конечного числа n простых не пересекающихся дуг н замкнутых линнй плоскости комплексного переменного z. Затем положим, что на каждой дуге и линии, входящих в L, выбрано определенное положительное направление. Разомкнутые дуги обозначим через a_kb_k , выбирая обозначения так, чтобы положительное направление вело от a_k к b_k . Функцию F(z) будем называть кусочно-голоморфной во всей плоскости, если она голоморфна в плоскости комплексного переменного z, разрезанной вдоль L, непрерывно продолжима на все точки L слева и справа, за исключеннем концов a_k , b_k , и вблизи концов a_k , b_k имеет место неравенство

$$|F(z)| < \frac{B}{|z-c|^{\lambda}}, \quad 0 \leqslant \lambda < 1,$$

где c — аффикс любого из концов a_h , b_h ; λ и B — положительные постоянные.

Пусть на L заданы функции G(t) и f(t), удовлетворяющие условию H, причем $G(t) \neq 0$ на L. Требуется найти кусочно-голоморфную функцию F(z), граничные значения которой на L слева и справа, кроме концов a_h , b_h (понятие граничных значений слева

и справа неопределенно) удовлетворяют условию

$$F^+(t) - G(t)F^-(t) = f(t),$$
 (6.147)

где G(t) носит название коэффициента задачи Римана, а f(t) — ее свободного члена. В случае, когда на L функция f(t) = 0, задача называется однородной.

При G(t)=1 получим задачу Римана частного вида

$$F^+(t) - F^-(t) = f(t)$$
 Ha L. (6.148)

В этом случае задача сводится к определению кусочно-голоморфной функции F(z) по заданному скачку f(t) на L. Решение этой задачи можно получить из интеграла типа Кошн

$$F_0(z) = \frac{1}{2\pi i} \int_{z}^{z} \frac{f(t) dt}{t - z}.$$
 (6.149)

Аналогично сказанному функция $F_0(z)$ представляет собой кусоч-го-голоморфную функцию, исчезающую на бесконечности, и, кроме того, она удовлетворяет в окрестности любого конца c линии L условию

$$|F_0(z)| < \frac{B}{|z-c|^{\lambda}}, \tag{6.150}$$

а также

$$F_0^+(t) - F_0^-(t) = f(t),$$
 (6.151)

кроме концов a_k , b_k . Следовательно, (6.149) является одинм из решений задачи (6.148).

Рассмотрим разность F(z)— $F_0(z) = F_*(z)$, где F(z)— искомое решение задачи (6.148). На основании (6.148) и (6.149) на L имеем

$$F_*^+(t) - F_*^-(t) = 0.$$
 (6.152)

Согласно известной теореме значения функции $F_{\star}(z)$ слева и справа от L аналитически продолжают друг друга. Поэтому, если приписать функции $F_{\star}(z)$ надлежащие значения на L и учесть, что в силу условия (6.150) любой конец c является устранимой особенностью, мы можем считать $F_{\star}(z)$ ограниченной голоморфной на всей плоскости. Согласно теореме Лиувилля будем иметь $F_{\star}(z)$ = = const на всей плоскости, следовательно, $F(z) = F_0(z) + K$ или

$$F(z) = \frac{1}{2\pi i} \int_{t}^{\infty} \frac{f(t)}{t-z} dt + K, \qquad (6.153)$$

где K — произвольная постоянная. Если принять, что решение F(z) в бесконечно удаленной точке исчезает, тогда следует положить K=0. Если допустить, что решение задачи (6.148) должно представлять собою кусочно-голоморфную функцию всюду, кроме бесконечно удаленной точки, где она может иметь полюс порядка

не выше т, тогда в силу обобщенной теоремы Лиувилля

$$F(z) = \frac{1}{2\pi t} \int_{1}^{\infty} \frac{f(t)}{t-z} dt + C_0 + C_1 z + \dots + C_{m-1} z^{m-1} + C_m z^m, \quad (6.154)$$

где C_0 , C_1 , ..., C_m — произвольные постоянные.

Особый интерес представляет случай, когда G(t) = g, где g — заданная вообще комплексная, отличная от единицы постоянная. Тогда на L

$$F^+(t) - gF^-(t) = f(t),$$
 (6.155)

кроме концов. При допущении полюса порядка не выше m на бесконечности общее решение задачи (6.155) будет иметь вид

$$F(z) = \frac{X_0(z)}{2\pi i} \int_{z} \frac{f(t) dt}{X_0^+(t)(t-z)} + X_0(z)P(z), \qquad (6.156)$$

где $P(z) = C_0 + C_1 z + \ldots + C_{m-1} z^{m-1} + C_m z^m$; C_0 , C_1 , ..., C_m — произвольные постоянные; $X_0(z)$ — частное решение однородной задачи

$$X_0(z) = \prod_{k=1}^{n} (z - a_k)^{-1} (z - b_k)^{\gamma - 1}. \tag{6.157}$$

В свою очередь

$$\gamma = \frac{\ln |g|}{2\pi i}, \quad 0 \leqslant \arg g < 2\pi. \tag{6.158}$$

Изложенные здесь результаты легко распространяются на случай, когда линия L представляет собой неограниченную прямую. В дальнейшем на основе этих результатов будут решены основные граничные задачи для полуплоскости.

§ 52. Приведение основных краевых задач к функциональным уравнениям

Используя имеющийся произвол относительно функции $\psi(z)$, мы можем положить $\psi(0)=0$ для конечной области и $\psi(\infty)=0$ для бесконечной области. Так как в случае конечной области точке $\zeta=0$ соответствует точка z=0, а для бесконечной области той же точке $\zeta=0$ соответствует $z=\infty$, то мы можем в обоих случаях принять $\psi_1(0)=0$.

Для бесконечной области будем считать, что напряжения равны нулю на бесконечности, главный вектор внешних сил, приложенных к границе, равен нулю и равно нулю вращение на бесконечности. Тогда функции $\phi(\xi)$, $\psi(\xi)$ будут голоморфны внутри круга $|\xi| < 1$.

Будем также считать, что функцин $\phi(\zeta)$, $\phi'(\zeta)$, $\psi(\zeta)$ непрерывны

вплоть до окружности у рассматриваемого круга.

 а) Запишем граничное условие (6.124) и ему сопряженное для первой основной задачи:

$$\varphi_{1}(\sigma) + \frac{\omega(\sigma)}{\overline{\omega'(\sigma)}} \overline{\varphi'_{1}(\sigma)} + \overline{\varphi_{1}(\sigma)} = f_{1} + if_{2},$$

$$\overline{\varphi_{1}(\sigma)} + \frac{\overline{\omega(\sigma)}}{\omega'(\sigma)} \varphi'_{1}(\sigma) + \psi_{1}(\sigma) = f_{1} - if_{2}.$$
(6.159)

Умножим обе части равенств (6.159) на ядро Коши

$$\frac{1}{2\pi l}\frac{d\sigma}{\sigma-\zeta},$$

где ζ — точка, лежащая внутри единичного круга $|\zeta| < 1$, и проинтегрируем их по окружности γ . Тогда получим

$$\frac{1}{2\pi i} \int_{\gamma} \frac{\varphi_{1}(\sigma) d\sigma}{\sigma - \zeta} + \frac{1}{2\pi i} \int_{\gamma} \frac{\omega(\sigma)}{\overline{\omega'(\sigma)}} \frac{\overline{\varphi'_{1}(\sigma)}}{\sigma - \zeta} d\sigma + \frac{1}{2\pi i} \int_{\gamma} \frac{\overline{\psi_{1}(\sigma)}}{\sigma - \zeta} d\sigma = A(\zeta),$$
(6.160)

$$\frac{1}{2\pi i} \int_{\zeta} \frac{\overline{\varphi_{1}(\sigma)}}{\sigma - \zeta} d\sigma + \frac{1}{2\pi i} \int_{\zeta} \frac{\overline{\omega(\sigma)}}{\omega'(\sigma)} \frac{\varphi'_{1}(\sigma)}{\sigma - \zeta} d\sigma + \frac{1}{2\pi i} \int_{\zeta} \frac{\psi_{1}(\sigma)}{\sigma - \zeta} d\sigma = B(\zeta);$$

здесь положено

$$A\left(\zeta\right) = \frac{1}{2\pi i} \int\limits_{\zeta} \frac{f_1 + if_2}{\sigma - \zeta} \, d\sigma; \quad B\left(\zeta\right) = \frac{1}{2\pi i} \int\limits_{\dot{\zeta}} \frac{f_1 - if_2}{\sigma - \zeta} \, d\sigma.$$

Согласно теореме Гарнака соотношения (6.159) и (6.160) эквивалентны. Учитывая, что функции $\phi_1(\sigma)$ и $\psi_1(\sigma)$ являются граничными значениями регулярных внутри круга $|\zeta| < 1$ функций $\phi_1(\zeta)$ и $\psi_1(\zeta)$, а $\phi_1(\sigma)$, $\psi_1(\sigma)$ — граничными значеннями функций, регулярных вне круга $|\zeta| < 1$ и обращающихся в нуль на бесконечности, на основании свойств интеграла Кощи окончательно найдем

$$\varphi_{1}(\zeta) + \frac{1}{2\pi i} \int_{\zeta} \frac{\omega(\sigma)}{\omega'(\sigma)} \frac{\overline{\varphi'_{1}(\sigma)}}{\sigma - \zeta} a\zeta = A(\zeta). \tag{6.161}$$

$$\psi_{1}(\zeta) + \frac{1}{2\pi i} \int_{-\infty}^{\infty} \frac{\widetilde{\omega(\sigma)}}{\widetilde{\omega'(\sigma)}} \frac{\varphi'_{1}(\sigma)}{\sigma - \zeta} d\sigma = B(\zeta). \tag{6.162}$$

Первое уравнение, представляющее функциональное уравнение, совместно с условием $\phi_1(0) = 0$ (в случае конечной области величину Im $\phi_1'(0)$ можно фиксировать произвольно) вполне определяет $\phi_1(\zeta)$, а затем из второго соотношения может быть найдена функция $\phi_1(\zeta)$.

б) Поступая как в случае первой основной задачи, для второй основной задачи получим

$$\mathbf{x}\varphi_{1}(\zeta) - \frac{1}{2\pi i} \int_{\zeta} \frac{\omega(\sigma)}{\overline{\omega'(\sigma)}} \frac{\overline{\varphi'_{1}(\sigma)}}{\sigma - \zeta} d\sigma = A_{1}(\zeta),$$

$$\psi_{1}(\zeta) + \frac{1}{2\pi i} \int_{\zeta} \frac{\overline{\omega(\sigma)}}{\omega'(\sigma)} \frac{\varphi'_{1}(\sigma)}{\sigma - \zeta} d\sigma - x\overline{\varphi_{1}}(0) = B(\zeta),$$

где

$$A_1(\zeta) = \frac{2\mu}{2\pi i} \int_{\zeta} \frac{u_1 + iu_2}{\sigma - \zeta} d\sigma; \quad B(\zeta) = -\frac{2\mu}{2\pi i} \int_{\zeta} \frac{u_1 - iu_2}{\sigma - \zeta} d\sigma.$$

Совершенно аналогично можно получить функциональное уравнение для смешаниой краевой задачи, которое имеет несколько более сложный вид; мы на нем не останавливаемся.

Выписанные функциональные уравнения могут быть сведены путем иесложного преобразования к интегральному уравнению Фредгольма 2-го рода; мы на этом также не останавливаемся.

§ 53. Равновесие кругового полого цилиндра

Рассмотрим равновесие кругового полого цилиндра, находящегося под действием: а) равномерно распределениых касательных сил, приложенных на границах; б) постоянного давления на границах. Оба случая относятся к первой краевой задаче.

В случае а) главные векторы приложенных на каждой из границ $r=r_1$ и $r=r_2$ сил в отдельности равны нулю, поэтому из формул (6.100) и (6.101) следует, что функции $\varphi(z)$ и $\psi(z)$ голоморфны внутри кольца (рис. 25). Эти функции $\varphi(z)$ и $\psi(z)$ определяются из граничных условий

$$\begin{split} & \varphi(t_1) + t_1 \overline{\varphi'(t_1)} + \overline{\psi(t_1)} = f(t_1) + c_1 \text{ на окружности } r = r_1, \\ & \varphi(t_2) + t_2 \overline{\varphi'(t_2)} + \overline{\psi(t_2)} = f(t_2) + c_2 \text{ на окружности } r = r_2, \end{split}$$

где

$$f(t_1) = i \int_0^t (T_{11} + iT_{12}) dt = ir_1 T_1 \int_0^a (-\sin \alpha + i\cos \alpha) d\alpha = iT_1(t_1 - r_1),$$

$$f(t_2) = iT_2(t_2 - r_2).$$

Вследствие равенства моментов соотношение между касательными силами T_1 и T_2 имеет вид

$$T_1 r_1^2 = T_2 r_2^2$$
.

В круговом кольце функции $\varphi(z)$ и $\psi(z)$ возьмем в виде

$$\varphi(z) = 0, \quad \psi(z) = \frac{b}{z}.$$
 (6.164)

Учитывая (6.164) в граничных условиях, найдем

$$\overline{b}_1 = iT_1r_1^2; \quad c_1 = iT_1r_1,$$

откуда

$$b = -iT_1r_1^2.$$

Таким образом,

$$\varphi(z) = 0$$
, $\psi(z) = -iT_1r_1^2 \frac{1}{z}$.

Подставляя эти функции в формулы (6.123), получим

$$\sigma_{rr} + \sigma_{\theta\theta} = 0; \quad \sigma_{rr} - \sigma_{\theta\theta} - 2i\sigma_{r\theta} = -2iT_1r_1^2 - \frac{1}{zz}.$$

Отсюда найдем, что

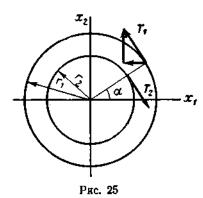
$$\sigma_{rr} = \sigma_{\theta\theta} = 0, \quad \sigma_{r\theta} = \frac{T_1 r_1^2}{r^2}.$$

В свою очередь, из формулы (6.121) с учетом (6.67) найдем

$$2\mu(u_r + iu_{\theta}) = i \frac{T_1 r_1^2}{r}$$

откуда

$$u_r = 0$$
, $u_\theta = \frac{T_1 r_1^2}{2u} \frac{1}{r}$.



Задача б) выше была решена методом функции напряжений, здесь эта же задача решается методом функции комплексного переменного. В задаче б) главные векторы и главные моменты сил, приложенных на каждой из границ $r=r_1$ и $r=r_2$, в отдельности равны нулю. На основании формул (6.100) и (6.101) и для этой задачи функции $\varphi(z)$ и $\psi(z)$ являются внутри кольца голоморфными и определяются из условий (6.163), здесь $f(t_1)$, $f(t_2)$ принимают вид

$$f(t_1) = -i p_1 r_1 \int_0^a (\cos \alpha + i \sin \alpha) d\alpha = -p_1(t_1 - r_1),$$

$$f(t_2) = -p_2(t_2 - r_2).$$
(6.165)

 Φ ункции $\phi(z)$ и $\psi(z)$ возьмем в виде

$$\varphi(z) = az; \quad \psi(z) = \frac{b}{z}, \tag{6.166}$$

где коэффициенты α и b предполагаются вещественными. Для них, подставляя (6.164) и (6.166) в граничные условия (6.163), получим систему двух линейных уравнений

$$2a + b \frac{1}{r_1^2} = -p_1; \quad 2a + b \frac{1}{r_2^2} = -p_2.$$

Корнями этой системы будут

$$a = -\frac{p_2 r_2^2 - p_1 r_1^2}{2(r_2^2 - r_1^2)}; \quad b = -\frac{r_1^2 r_2^2 (p_1 - p_2)}{r_2^2 - r_1^2}.$$

Тогда

$$\varphi(z) = -\frac{p_2 r_2^2 - p_1 r_1^2}{2 \left(r_2^2 - r_1^2\right)} z; \quad \psi(z) = -\frac{r_1^2 r_2^2 (p_1 - p_2)}{r_2^2 - r_1^2} \frac{1}{z}.$$

Подставляя эти функции в формулы (6.123) и (6.121), для определения компонентов тензора напряжений и вектора перемещения, получим при q=0 соотношения (6.50) и (6.51).

Рассмотрим теперь следующую задачу.

Пусть на окружности \hat{L} отверстия радиуса R в бесконечной пластинке приложены заданные напряжения T_{nr} и $T_{n\theta}$. Пластинка на бесконечности находится в однородном напряженном состоянии. Определим напряженное состояние пластинки.

На основании формул (6.69) и (6.122) нмеем

$$\sigma_r - i\sigma_{r\theta} = \varphi'(z) + \overline{\varphi'(z)} - \left[\overline{z}\varphi''(z) + \psi'(z)\right]e^{2i\alpha}. \tag{6.167}$$

Подставим (6.104) и (6.105) в (6.167), тогда с учетом (6.106) на окружности L будем иметь

$$\begin{split} & - \sum_{k=1}^{\infty} \left[k \left(k + 2 \right) \frac{a_k}{R^{k+1}} \left(\frac{R}{t} \right)^{k+1} + k \frac{\overline{a_k}}{R^{k+1}} \left(\frac{t}{R} \right)^{k+1} - k \frac{b_k}{R^{k+1}} \left(\frac{R}{t} \right)^{k-1} \right] - \\ & - \frac{V_1 + i V_2}{\pi \left(1 + \infty \right) R} \frac{R}{t} - \frac{V_1 - i V_2}{2\pi R} \frac{t}{R} + 2 \text{Re} \Gamma - \Gamma' \left(\frac{t}{R} \right)^2 = T_{nr} - i T_{n\theta}. \end{split}$$

Разложим T_{nr} — $iT_{n\theta}$ на окружности r = R в комплексный ряд Фурье

$$T_{nt} - iT_{n\theta} = \sum_{k=1}^{\infty} \left[\alpha_k \left(\frac{t}{R} \right)^k + \alpha_{-k} \left(\frac{R}{t} \right)^k \right] + \alpha_0, \tag{6.169}$$

где

$$\alpha_{k} = \frac{1}{2\pi} \int_{0}^{2\pi} (T_{nr} - iT_{n\theta}) \left(\frac{t}{R}\right)^{k} d\theta, \quad (k = 0, \pm 1, \pm 2, \ldots). \quad (6.170)$$

Подставим (6.169) в (6.168) и сравним в обеих частях полученного соотношения коэффициенты с одинаковыми степенями $\frac{t}{R}$, $\frac{R}{t}$.

$$\frac{b_1}{R^2} + 2\operatorname{Re}\Gamma = \alpha_0, \ 2\frac{b_2}{R^3} - \frac{V_1 + iV_2}{\pi(1+x)R} = \alpha_{-1}; \quad -\frac{V_1 - iV_2}{2\pi R} = \alpha_1,$$

$$\frac{\bar{a}_1}{R^2} - \Gamma' = \alpha_2, \quad -k\frac{\bar{a}_k}{R^{k+1}} = \alpha_{k+1}, \tag{6.171}$$

 $-k(k+2)\frac{a_k}{R^{k+1}}+(k+2)\frac{b_{k+2}}{R^{k+3}}=a_{-(k+1)} \quad (k=2, 3, \ldots).$

Определив из этих рекуррентных соотношений a_h и b_k , по формулам (6.123) найдем компоненты тензора напряжений. Рассмотрим случай, когда $T_{n\theta} = T_2 = \text{const}$, $T_{nr} = 0$ и на бесконечности напряженное состояние отсутствует, т. е. $\Gamma = \Gamma' = 0$, тогда из (6.170) и (6.171) с учетом того, что $V_1 = V_2 = 0$, будем иметь

$$a_0 = -iT_2$$
, $a_k = 0$ $(k = \mp 1, \mp 2,...)$, $a_k = 0$ $(k = 1, 2,...)$, $b_1 = -iT_2R^2$, $b_k = 0$ $(k = 2, 3,...)$.

Следовательно,

$$\varphi(z) \equiv 0$$
, $\psi(z) = -iT_2 \frac{R^2}{z}$

Н

$$\sigma_r = \sigma_\theta = 0$$
, $\sigma_{r\theta} = \frac{T_2 R^2}{r^2}$.

Полученное решенне совпадает с предыдущим решеннем, если принять

$$r_1 = \infty$$
, $r_2 = R$.

Для случая $T_{n\theta} = 0$, $T_{nr} = -\rho$ и $\Gamma = \Gamma' = 0$ будем иметь

$$a_0 = -p$$
, $a_k = 0$, $(k = 1, 2,...)$,

$$a_k = 0$$
, $(k = 1, 2, 3,...)$, $b_1 = -pR^2$, $b_k = 0$, $(k = 2, 3,...)$.

Следовательно,

$$\varphi(z) = 0, \quad \psi(z) = -\rho R^2 \frac{1}{z}$$

н

$$\sigma_{r\theta} = 0$$
, $\sigma_r = -pR^2 \frac{1}{r^2}$, $\sigma_{\theta} = pR^2 \frac{1}{r^2}$.

Последние формулы совпадают с формулами (6.50), если в них принять $r_2 = \infty$, $\rho_2 = 0$, $\rho_1 = \rho$ и $r_1 = R$.

§ 54. Бесконечная пластинка с эллиптическим отверстием

Методом конформного отображения решим задачу о ненагруженном эллиптическом отверстии в бесконечной пластинке, подверженной действию равных главных нормальных напряжений р на бесконечности.

Поскольку величина $\operatorname{Im} \Gamma$ не влияет на напряженное состояние, примем ее равной нулю; из формул (6.107) найдем

$$\Gamma = \frac{1}{2} \rho; \quad \Gamma' = 0. \tag{6.172}$$

С помощью формулы

$$z = \omega(\zeta) = A(\zeta^{-1} + m\zeta); \quad A > 0, \quad 0 \le m < 1$$
 (6.173)

внешность эллипса с центром в точке z=0 и полуосями A(1+m), A(1-m) конформно отображается на единичный круг $|\zeta| < 1$.

Учитывая, что отверстие не нагружено, из соотношений (6.104) и (6.105) с учетом (6.172) найдем

$$\varphi(z) = \frac{p}{2}z + \varphi_0(z); \quad \psi(z) = \psi_0(z).$$
 (6.174)

Отсюда в силу (6.117) и формулы (6.173) будем иметь отвечающие (6.174) равенства

$$\varphi_1(\zeta) = \frac{Ap}{2}\zeta^{-1} + \frac{Amp}{2}\zeta + \varphi_0^*(\zeta), \quad \psi_1(\zeta) = \psi_*(\zeta),$$

или $\varphi_1(\zeta) = \frac{Ap}{2}\zeta^{-1} + \varphi_*(\zeta), \quad \psi_1(\zeta) = \psi_*(\zeta),$

$$\varphi_*(\zeta) = \frac{Amp}{2} \zeta + \varphi_0^*(\zeta),$$

где $\phi_*(\zeta)$ и $\psi_*(\zeta)$ — функции, голоморфные внутри круга.

Подставив функции $\varphi_1(\zeta)$ и $\psi_1(\zeta)$ в (6.124), убедимся, что функции $\varphi_*(\zeta)$ и $\psi_*(\zeta)$ должны удовлетворять тому же уравнению, которому удовлетворяют функции $\varphi_1(\zeta)$ и $\psi_1(\zeta)$, если правую часть заменить

$$f(\sigma) = f_1^*(\sigma) + i f_2^*(\sigma) + \frac{Ap}{2} \left(-\sigma^{-1} + \frac{\omega(\sigma)}{\overline{\omega'(\sigma)} \overline{\sigma^2}} \right) + C.$$

Принимая во внимание, что для данной задачи $f_1^*(\sigma) = f_2^*(\sigma) = 0$ н можно принять C = 0, после некоторых преобразований будем иметь

$$f(\mathbf{q}) = -\frac{Ap}{2} \left[\mathbf{q}^{-1} + \frac{\mathbf{q} \left(1 + m\mathbf{q}^2 \right)}{\mathbf{q}^2 - m} \right].$$

В функциональном уравнении (6.161) и в соотношении (6.162) вместо функций $\phi_1(\zeta)$, $\psi_1(\zeta)$, $f_1(\sigma)+if_2(\sigma)$ (при условии $\phi_*(0)=0$) введем функции $\phi_*(\zeta)$, $\psi_*(\zeta)$, $f(\sigma)$, т. е.

$$\varphi_{\star}(\zeta) + \frac{1}{2\pi i} \int_{\overline{\omega'(\sigma)}} \frac{\omega(\sigma) \overline{\varphi'_{\star}(\sigma)}}{\overline{\omega'(\sigma)}(\sigma - \zeta)} d\sigma = \frac{1}{2\pi i} \int_{\overline{\sigma} - \zeta} \frac{f(\sigma)}{\sigma - \zeta} d\sigma, \qquad (6.175)$$

$$\psi_{*}(\zeta) = \frac{1}{2\pi i} \int_{\gamma} \frac{\overline{f(\sigma)}}{\sigma - \zeta} d\sigma - \frac{1}{2\pi i} \int_{\gamma} \frac{\overline{\omega(\sigma)} \varphi_{*}'(\sigma)}{\omega'(\sigma)(\sigma - \zeta)} d\sigma. \tag{6.176}$$

Подставляя (6.173) в уравнение (6.175), найдем

$$\varphi_{*}(\zeta) + \frac{1}{2\pi i} \int_{\gamma}^{\gamma} \frac{(1+m\sigma^{2})}{\sigma(m-\sigma^{2})(\sigma-\zeta)} = \frac{pA}{2} \frac{1}{2\pi i} \int_{\gamma}^{\gamma} \frac{1}{\sigma-\zeta} \left[\frac{1}{\sigma} + \frac{\sigma(1+m\sigma^{2})}{\sigma^{2}-m} \right] d\sigma.$$
 (6.177)

Функции

$$\frac{1+m\sigma^2}{\sigma(m-\sigma^2)}\overline{\varphi_*'(\sigma)}, \quad \frac{1}{\sigma}$$

являются граничными значениями регулярных вне окружности у функций

$$\frac{1+m\zeta^2}{\zeta(m-\zeta^2)}\overline{\varphi'_*\left(\frac{1}{\zeta}\right)},\ \frac{1}{\zeta},$$

которые обращаются в нуль на бесконечности. Функция $\frac{\sigma(1+m\sigma^2)}{\sigma^2-m} = \frac{1}{\sigma-\zeta}$ внутри у имеет полюсы $\zeta=\pm\sqrt{m},\ \zeta=\sigma$.

Учитывая все вышесказанное, а также то, что точка ζ лежит внутри круга $|\zeta| < 1$, нз (6.177), на основании свойств интеграла Коши и теоремы о вычетах, получим

$$\varphi_{\star}(\zeta) = -\frac{1}{2} pAm\zeta. \tag{6.178}$$

Тогла

$$\varphi_{\mathfrak{l}}(\zeta) = \frac{Ap}{2} \left(\frac{\mathfrak{l}}{\zeta} - m\zeta \right). \tag{6.179}$$

(6.175) и производную функции Подставляя (6.174), (6.179)(6.176), найдем

$$\psi_{\bullet}(\zeta) = -\frac{pA}{2} \frac{1}{2\pi i} \int_{\zeta} \left[\sigma + \frac{\sigma^{2} + m}{\sigma (1 - m\sigma^{2})} \right] \frac{d\sigma}{\sigma - \zeta} - \frac{pAm}{2} \frac{1}{2\pi i} \int_{\zeta} \frac{\sigma (\sigma^{2} + m)}{(1 - m\sigma^{2})(\sigma - \zeta)} d\sigma.$$
(6.180)

Поскольку

$$\frac{\sigma^2 + m}{\sigma (1 - m\sigma^2)} = \frac{m}{\sigma} + \frac{(1 + m^2) \sigma}{1 - m\sigma^2} ,$$

и m < 1, в (6.180) функции σ , $\frac{(1+m^2)\sigma}{1-m\sigma^2}$, $\frac{\sigma\left(\sigma^2+m\right)}{1-m\sigma^2}$ являются граничными значениями функций

$$\zeta$$
, $\frac{(1+m^2)\zeta}{1-m\zeta^2}$, $\frac{\zeta(\zeta^2+m)}{1-m\zeta^2}$,

регулярных внутри $|\zeta| < 1$, а m/σ — граничным значением функции $\frac{m}{l}$, регулярной вне $|\zeta| < 1$.

Следовательно, учитывая, что точка ζ лежит внутри круга $|\zeta| < 1$, на основании формулы Коши из (6.180) найдем

$$\psi_1(\zeta) = \psi_*(\zeta) = -Ap(1+m^2) - \frac{\zeta}{1-mc^2}.$$
(6.181)

Соотношения (6.179) и (6.181) нетрудно выразить через основную переменную z, подставив в них вместо ζ определенную из (6.173) обратную функцию

$$\zeta = \frac{1}{2mA} \left(z - \sqrt{z^2 - 4mA^2} \right)$$

(перед радикалом взят знак (—), так как точка z, отвечающая $|\zeta| < 1$, находится вне эллипса); при этом компоненты вектора перемещения и тензора напряжений σ_{11} , σ_{22} , σ_{12} могут быть легко найдены из формул (6.121) и (6.123).

§ 55. Решение граничных задач для полуплоскости

Приводим некоторые обозначения. Пусть $\Phi(z) = u(x_1, x_2) + iv(x_1, x_2)$ является некоторой функцией комплексного переменного z, определенной в некоторой области плоскости z. Тогда через $\overline{\Phi}(z)$ будем обозначать функцию, принимающую сопряженные с $\Phi(z)$ значения в точках \overline{z} , сопряженных с z,

$$\overline{\Phi}(z) = \overline{\Phi(\overline{z})} \tag{6.182}$$

илн

$$\overline{\Phi}(z) = u_1(x_1, x_2) + iv_1(x_1, x_2),$$

гле

$$u_1(x_1, x_2) = u(x_1, -x_2); v_1(x_1, x_2) = -v(x_1, -x_2).$$
 (6.183)

Легко заметить, что если $\Phi(z)$ голоморфна в некоторой области S, то $\overline{\Phi}(z)$ голоморфна в области S, представляющей собой область, симметричную области S относительно действительной оси. В самом деле, положим, что $\Phi(z)$ голоморфна в S; тогда в области S имеет место

$$\frac{\partial u}{\partial x_1} = \frac{\partial v}{\partial x_2} \,, \quad \frac{\partial u}{\partial x_2} = -\frac{\partial v}{\partial x_1} \,. \tag{C-R}$$

Учитывая в условиях (C-R) соотношения (6.183), в области S будем иметь

$$\frac{\partial u_1}{\partial x_1} = \frac{\partial v_1}{\partial x_2}, \quad \frac{\partial u_1}{\partial x_2} = -\frac{\partial v_1}{\partial x_1}.$$

Последние соотношения показывают, что функции $u_1(x_1, x_2)$ и $v_1(x_1, x_2)$ удовлетворяют условиям (C-R) в области \overline{S} .

Пусть тело занимает нижнюю полуплоскость, ограниченную прямой, которую примем за ось абсцисс. Обозначим нижнюю полуплоскость $Im(z) \leq 0$, остающуюся справа, если двигаться по оси ox_1 в положительном направлении, через S^- , а верхиюю полуплоскость — через S^+ .

Пусть функция $\Phi(z)$ определена в S^- , тогда функция $\overline{\Phi}(z)$ будет определена в область S^+ , и пусть существует граничное значение $\Phi^-(t)$, где t— аффикс некоторой точки оси Ox_1 ; тогда из формулы (6.182) непосредственно следует, что существует и граничное значение $\overline{\Phi}^+(t)$, причем

$$\overline{\Phi^{-}(t)} = \overline{\Phi}^{+}(t)$$

нли

$$\overline{\Phi}^{-}(t) = \overline{\Phi}^{+}(t). \tag{6.184}$$

Пусть в области S^- определены комплексные потенциалы $\Phi(z)$,

 $\Psi(z)$ и имеются ненагруженные отрезки границы ox_1 .

Приведем формулы (6.77), (6.78) и (6.83) к удобному для применения виду; с этой целью построим аналитическое продолжение функции $\Phi(z)$ в S^+ через ненагруженные отрезки границы. Из формул (6.77) и (6.78) в области S^- имеем

$$\sigma_{22} - i\sigma_{12} = \Phi(z) + \overline{\Phi(z)} + z\overline{\Phi'(z)} + \overline{\Psi(z)}, \qquad (6.185)$$

$$\varphi'(z) = \Phi(z), \ \psi'(z) = \Psi(z).$$

где

Возьмем функцию

$$\Phi(z) = -\overline{\Phi}(z) - z\overline{\Phi}'(z) - \overline{\Psi}(z), \qquad (6.186)$$

определяемую этим равенством в области S+.

На основании вышесказанного ясно, что функция $\Phi(z)$, определяемая равенством (6.186), будет голоморфной в области S^+ .

Напишем в (6.186) \vec{z} вместо z, считая, что z находится в S^+ , н перейдем к сопряженным значениям, тогда

$$\overline{\Phi}(z) = -\Phi(z) - z\Phi'(z) - \Psi(z),$$

отсюда

$$\Psi(z) = -\Phi(z) - \overline{\Phi}(z) - z\Phi'(z) \tag{6.187}$$

формула (6.187) определяет функцию $\Psi(z)$ в области S^- через функцию $\Phi(z)$, продолженную и на верхнюю полуплоскость. На границе Im=0 выражение (6.186) (при $z \rightarrow t$ со стороны обла-

сти S+) примет вид

$$\Phi^{+}(t) = -\overline{\Phi}^{+}(t) - t\overline{\Phi}'^{+}(t) - \overline{\Psi}^{+}(t).$$
 (6.188)

Выражение (6.185) на границе Im z=0 имеет вид

$$\sigma_{22} - i\sigma_{12}|_{x_{*}=0} = \Phi^{-}(t) + \overline{\Phi}^{-}(t) + t\overline{\Phi}^{\prime -}(t) + \overline{\Psi}^{-}(t),$$
 (6.189)

лоэтому на тех участках границы, где $\sigma_{22} = \sigma_{12} = 0$, найдем

$$\Phi^{-}(t) = -\overline{\Phi}^{-}(t) - t\overline{\Phi}'^{-}(t) - \overline{\Psi}^{-}(t). \tag{6.190}$$

Сравнивая (6.188) и (6.190) и учитывая (6.184) [в силу определения $\overline{\Phi}^+(t)$ и $\overline{\Psi}^+(t)$], получим

$$\Phi^{+}(t) = \Phi^{-}(t).$$
 (6.191)

Следовательно, функция $\Phi(z)$, определенная с помощью (6.186) в верхней полуплоскости, является аналитическим продолжением через ненагруженные участки границы голоморфной в нижней полуплоскости функции $\Phi(z)$; иными словами, функция $\Phi(z)$, определяемая формулой (6.186), представляет кусочно-голоморфиую функцию по всей плоскости, разрезанной вдоль нагруженных участков границы Im z = 0.

Из равенства, сопряженного с выражением (6.189), на ненагруженных участках следует продолжимость через них функции $\Psi(z)$. Представим соотношение (6.185) в иной форме. Для этого подставим (6.187) в (6.78) и (6.185), получим удобные для применення формулы

$$\mathbf{d}_{22} - \mathbf{d}_{11} + 2i\mathbf{d}_{12} = 2\left[\left(\overline{z} - z\right)\Phi'(z) - \Phi(z) - \overline{\Phi}(z)\right], \quad (6.192)$$

$$\sigma_{22} - i\sigma_{12} = \Phi(z) - \Phi(\bar{z}) + (z - \bar{z}) \overline{\Phi'(z)},$$
 (6.193)

Преобразуем теперь формулу (6.83). С этой целью продолжим голоморфную в области S^- функцию $\varphi(z)$ в область S^+ так, чтобы в этой области

$$\varphi'(z) = \Phi(z),$$

где $\Phi(z)$ дается правой частью (6.186). (Как выяснено, она при наличии ненагруженных участков аналитически продолжает сквозь них искомую функцию $\Phi(z)$, регулярную в нижней полуплоскости.) Учитывая формулу (6.186), последнему соотношению придадим вид

$$\varphi'(z) = -\left[\overline{\Phi}(z) + z\overline{\Phi'}(z) + \overline{\Psi}(z)\right] = -\left[z\overline{\varphi'}(z) + \overline{\psi}(z)\right]';$$

при этом в области S+ будем иметь

$$\varphi(z) = -z\overline{\varphi}'(z) - \overline{\psi}(z) + c_1.$$

Из этого уравнения вытекает, что в области S^- справедливо соотношение

$$\psi(z) = -\overline{\varphi}(z) - z\varphi'(z) + \overline{c}_1.$$

При помощи его формула (6.83) примет вид

$$2\mu(u_1 + iu_2) = x\varphi(z) + \varphi(\overline{z}) - (z - \overline{z})\overline{\varphi'(z)} + c.$$
 (6.194)

В дальнейшем будем предполагать, что кроме, быть может, конечного числа точек t_k , функция $\Phi(z)$ на контуре $\operatorname{Im} z = 0$ непрерывна слева и справа и, кроме того,

$$\lim_{z_1 \to 0} x_2 \Phi'(z) = 0 \tag{6.195}$$

для любой точки контура, тогда как вблизи точек t_k справедливо неравенство

$$|\varphi'(z)| = |\Phi(z)| < \frac{A}{|z-t_k|^{\lambda}}, \quad 0 \leqslant \lambda < 1.$$
 (6.196)

Эти условня обеспечивают непрерывную продолжимость тензора напряжений и вектора перемещения на все точки границы, кроме, быть может, точек t_k .

Будем считать, что при больших |z| функции $\Phi(z)$ и $\Psi(z)$ могут быть представлены следующим образом:

$$\Phi(z) = \frac{\gamma}{z} + 0\left(\frac{1}{z}\right), \quad \Psi(z) = \frac{\gamma'}{z} + 0\left(\frac{1}{z}\right), \quad (6.197)$$

где γ , γ' — постоянны; символ $0\left(\frac{1}{z}\right)$ обозначает величину такую, что $\left|0\left(\frac{1}{z}\right)\right| < \frac{\varepsilon}{|z|}$ (ε зависит от |z| и стремится к нулю при $|z| \to \infty$). К этим условиям присоединим еще условия, что при больших |z| имеют место выражения:

$$\varphi(z) = \gamma \ln z + 0(1) + \text{const},$$

$$\varphi(z) = \gamma' \ln z + 0(1) + \text{const},$$
(6.198)

где

$$\mid 0(1) \mid < \varepsilon \quad (\varepsilon \rightarrow 0 \text{ при } \mid z \mid \rightarrow \infty).$$

При этих соотношениях компоненты тензора напряжений на бесконечности равны нулю.

Пусть (V_1', V_2') представляет собой главный вектор сил, приложенных к отрезку AB граннцы Im z=0 со стороны области S-. Подставляя (6.198) в формулу (6.74), при удалении конца A влево, а конца B вправо независимо друг от друга, найдем

$$V_1'+iV_2'=i(\gamma+\overline{\gamma}')\ln\frac{r''}{r'}+\pi(\overline{\gamma}'-\gamma)+i\varepsilon.$$

Здесь r', r'' — расстояння точек A н B от начала координат и ε — величнна, стремящаяся к нулю при r' н $r'' \to \infty$. Для того чтобы главный вектор $(V_1',\ V_2')$ оставался конечным, когда r' н $r'' \to \infty$

независимо друг от друга, следует принять

$$\mathbf{\gamma} + \mathbf{\bar{\gamma}'} = 0, \tag{6.199}$$

тогда

$$V_1'+iV_2'=\pi (\overline{\gamma'}-\gamma).$$

С другой стороны, должно иметь место соотношение

$$V_{1}'+iV_{2}'=V_{1}+iV_{2},$$

где (V_1, V_2) — главный вектор внешних сил, приложенных ко всей границе (он будет всегда конечей, если силы приложены на конечном участке границы); следовательно,

$$V_1 + iV_2 = \pi \left(\overline{\gamma'} - \gamma \right). \tag{6.200}$$

Из двух линейных уравнений (6.199) и (6.200) имеем

$$\gamma = -\frac{V_1 + iV_2}{2\pi}, \quad \tilde{\gamma}' = \frac{V_1 - iV_2}{2\pi}.$$
(6.201)

1. Решение первой основной задачи. В этой задаче на контуре L внешние силы задаются следующим образом:

$$T_{n_1} = \sigma_{22} = -p(t); \qquad T_{n_1} = \sigma_{12} = \tau(t),$$

где p(t) и $\tau(t)$ — соответственно давление и касательная сила, удовлетворяющие условию Гельдера на контуре Im z = 0, включая окрестность бесконечно удаленной точки. Кроме того, $p(\infty) = \tau(\infty) = 0$. Согласно (6.193) и (6.195) граничное условие примет вид

$$\Phi^{+}(t) - \Phi^{-}(t) = p(t) + i\tau(t).$$
 (6.202)

Из (6.202) видно, что решение первой основной задачи сведено к определению кусочно-голоморфной функции по заданиому скачку. Решение этой задачи, исчезающее на бескоиечности, согласно (6.149) будет

$$\Phi(z) = \frac{1}{2\pi i} \int_{L} \frac{p(t) + i\tau(t)}{t - z} dt.$$
 (6.203)

Зная функцию $\Phi(z)$, можно по формулам (6.192), (6.193) и (6.194) определить компоненты тензора напряжений (σ_{11} , σ_{22} , σ_{13}) и вектора перемещения (u_1 , u_2).

2. Решение второй основной задачи. Здесь значения компонентов вектора перемещения на контуре L задаются в виде

$$u_1 = g_1(t), \quad u_2 = g_2(t),$$
 (6.204)

где $g_1(t)$ н $g_2(t)$ — заданные функции, имеющие производные, удовлетворяющие условию Гельдера, включая и бесконечно удаленную точку, и $u_1(\infty) = u_2(\infty) = 0$.

Проднфференцируем (6.194) по t; при этом граничное условие (6.204) примет внд

$$\Phi^{+}(t) + \star \Phi^{-}(t) = 2\mu [(g'_{1}(t) + ig'_{2}(t)]. \tag{6.205}$$

Введем кусочно-голоморфную функцию, обозначаемую через $\Omega(z)$, так, чтобы

$$\Omega(z) = \Phi(z)$$
 в области $S^-,$ $\Omega(z) = -\frac{1}{\pi} \Phi(z)$ в области $S^+.$ (6.206)

Тогда граничное условие (6.205) примет вид

$$\mathbf{Q}^{+}(t) - \mathbf{Q}^{-}(t) = -\frac{2\mu}{\pi} (g_{1}'(t) + ig_{2}'(t)).$$

Из этого уравнения видно, что вторая основная задача также сведена к определению кусочно-голоморфной функции по заданному скачку; ее рещение имеет вид

$$Q(z) = -\frac{\mu}{\pi \pi i} \int_{L} \frac{g_1'(t) + ig_2'(t)}{t - z} dt.$$
 (6.207)

Таким образом, из (6.206) окончательно имеем

$$\Phi(z) \!=\! \! \left\{ \! \begin{array}{ll} \! \Omega(z) & \text{в области } S^- \\ \! - \mathbf{x} \, \Omega(z) & \text{в областн } S^+. \end{array} \right.$$

3. Решение основной смешанной задачи. Пусть на совокупности конечного числа n отрезков a_kb_k границы $\operatorname{Im} z=0$ заданы проекции вектора перемещения $g_1(t)$ н $g_2(t)$, а на ее остальной части — проекции внешней силы p(t) н $\tau(t)$. Совокупность отрезков a_kb_k обозначим через L', остальную часть границы — через L''. Поскольку нам уже известно решение первой основной задачи, то влияние заданных на L'' сил удобнее учесть отдельно; в соответствии с этим мы всегда может предполагать, что на L'' составляющие $p(t) = -\tau(t) = 0$.

Таким образом, краевые условия для рассматриваемой несколько видонзмененной смещанной задачи принимают вид

$$u_1 + iu_2 = g(t) + c(t)$$
 Ha L', (6.208)

$$p(t) = 0$$
, $\tau(t) = 0$ Ha L'' , (6.209)

где $g(t) = g_1(t) + ig_2(t)$ — заданная на L' функция. Упомянутая задача связана с расчетом штампов.

Если в условии (6.208) величина c(t) является постоянной на L', тогда, не нарушая общности, ее можно положить равной нулю, ибо в этом случае значение c влияет только на жесткое поступательное перемещение всей системы. Здесь предпологается, что дополнительно задан главный вектор (V_1, V_2) сил, приложенных к L'.

Основная смешанная задача в такой постановке соответствует случаю n жестко соединенных штампов.

В случае, когда $c(t) = c_h$ (где c_k — какие-то постоянные), можно на a_kb_k , не нарушая общности, произвольно зафиксировать только одну из них, остальные же постоянные c_k подлежат определению. В этом случае, в отличие от предыдущего, предполагается, что заданы главные векторы (V_{1h}, V_{2h}) сил, приложенных к каждому отрезку a_hb_k в отдельности. Такая формулировка задачи соответствует действию n штампов, независимо совершающих вертикальные перемещения. Когда n=1, названные задачи совпадают. На основании (6.208) для обеих задач граничное условие (6.205) на L' примет вид

$$\Phi^+(t) + x\Phi^-(t) = 2\mu g'(t).$$
 (6.210)

В силу (6.193), с учетом (6.195), граинчное условие (6.209) на L'' эквивалентно соотношенню $\Phi^+(t) = \Phi^-(t)$, так что функция $\Phi(z)$ является голоморфной во всей плоскости, разрезанной вдоль L'. Следовательно, решение основной смешанной задачи сведено к неоднородной задаче Римана.

Положим, что g'(t) на L' удовлетворяет условню Гельдера. Тогда решение задачи (6.210), не исчезающее на бесконечности, может

быть представлено в виде

$$\Phi(z) = \frac{\mu X_0(z)}{\pi i} \int_{L'} \frac{g'(t) dt}{X_0^+(t) (t-z)} + X_0(z) P(z), \qquad (6.211)$$

где $X_0(z)$ — частное решение однородной задачи, соответствующей (6.210), голоморфное во всей плоскости, разрезанной вдоль L'; оно равно

$$X_0(z) = \prod_{k=1}^{n} (z - a_k)^{-\beta} (z - b_k)^{\beta - 1},$$

причем постоянная

$$\beta = \frac{\ln(-x)}{2\pi i} = \frac{1}{2} - i \frac{\ln x}{2\pi}$$
.

Кроме того P(z) — некоторый полином.

В силу того, что голоморфная функция $\Phi(z)$ должна исчезать на бесконечности, полином P(z) не должен иметь степень выше n-1; поэтому

$$P(z) = P_{n-1}(z) = C_0 z^{n-1} + C_1 z^{n-2} + \cdots + C_{n-1}$$

Коэффициенты C_0 , C_1 , ..., C_{n-1} полинома $P_{n-1}(z)$ определяются из дополнительных условий задачи. В случае, когда $c(t)=c_h$ на отрезке a_hb_h , в качестве таких условий принимается равенство главного вектора (V_{1k}, V_{2h}) сил, приложенных к каждому отрезку a_kb_h , заданным величинам.

Согласно (6.202) имеем

$$p(t_0) + i\tau(t_0) = \Phi^+(t_0) - \Phi^-(t_0),$$

где t_0 — аффикс точки L'. В этом соотношении, учитывая (6.210), будем иметь на L'

$$p(t_0) + i\tau(t_0) = \frac{x+1}{x} \Phi^+(t_0) - \frac{2\mu}{x} g'(t_0). \tag{6.212}$$

Применяя к правой части (6.211) формулу Сохоцкого— Племеля, найдем

$$\Phi^{+}(t_{0}) = \mu g'(t_{0}) + \frac{\mu X_{0}^{+}(t_{0})}{\pi t} \int_{L'} \frac{g'(t) dt}{X_{0}^{+}(t)(t-t_{0})} + X_{0}^{+}(t_{0}) P_{n-1}(t_{0}). \quad (6.213)$$

Внеся отсюда значение $\Phi^+(t_0)$ в условне (6.212), получим

$$p(t_0) + i\tau(t_0) = \frac{\mu(x-1)}{x} g'(t_0) + \frac{(x+1)\mu X_0^+(t_0)}{x\pi i} \times \int_{L'} \frac{g'(t) dt}{X_0^+(t)(t-t_0)} + \frac{x+1}{x} X^+(t_0) P_{n-1}(t_0).$$
 (6.214)

Подставляя в очевидное соотношение

$$\int_{a_k b_k} [p(t_0) + i \tau(t_0)] dt_0 = -V_{2k} + i V_{1k} \quad (k = 1, 2, ..., n)$$

эначение подынтегральной функции из предшествующего равенства, придем к системе n линейных уравнений для постоянных $C_{k-1}(k=1,\ 2,\ ...,\ n)$, ее одноэначная разрешимость следует из единственности решения исходной смешанной задачи.

Для решения задачи, когда c(t) = const на L' (c_1 = c_2 = ... = c_n), вычислим значения $2\mu(u_1'+u_2')$ на иенагруженной части L'' границы L. Учитывая, что в этом случае функция $\Phi(z)$ продолжима на ненагруженные отрезки границы L'', согласно формулам (6.194) и (6.211) получим

$$2\mu (u_1' + iu_2') = (x+1) \Phi(t_1) =$$

$$= \frac{(x+1)\mu X_0^+(t_1)}{\pi i} \int_{\mathcal{X}_0^+(t_1)} \frac{g'(t) dt}{X_0^+(t_1)(t-t_1)} + (x+1) X_0^+(t_1) P_{n-1}(t_1). (6.215)$$

Здесь t_1 — аффикс точки L'': $u_1' = \frac{\partial u_1}{\partial x_1}$; $u_2' = \frac{\partial u_2}{\partial x_1}$.

С другой стороны, на ненагруженных участках $b_h a_{k+1}$ имеем очевидное соотношение

$$\int_{b_{k}}^{a_{k+1}} (u'_{1} + iu'_{2}) dt_{1} = g(a_{k+1}) - g(b_{k}) \quad (k = 1, 2, \dots, n-1).$$

Учитывая в этом соотношении формулу (6.215), придем к системе n-1 линейных уравнений для C_k (k=0,1,...,n-1).

Дополнительное уравнение получим, используя заданную величину главного вектора (V_1, V_2) снл, приложенных к L'. На основании первых формул (6.197) и (6.201) имеем

$$\lim_{z\to\infty} z\Phi(z) = -\frac{V_1 + iV_2}{2\pi} ,$$

с другой стороны, исходя из формулы (6.211), находим $\lim_{z\to\infty}z\Phi$ (z) = $=C_0$. Следовательно,

 $C_0 = -\frac{V_1 + iV_2}{2\pi}$.

Таким образом, остается лишь определить C_1 , C_2 , ..., C_{n-1} из упомянутой системы n-1 уравнений, однозначная разрешимость которой вытекает из единственности решения исходной задачи.

В случае, когда g'(t) = 0, что соответствует прямолииейному основанию штампа, параллельному границе Im z = 0, формулы (6.211), (6.213), (6.214) и (6.215), в силу обращения в них интегрального члена в нуль, значительно упрощаются.

§ 56. Некоторые сведения об интегральном преобразовании Фурье

Интегральное преобразование Фурье представляет собой эффективный метод решения задач теории упругости, когда тело является бесконечным или полубесконечным. Приведем без доказательства несколько результатов, относящихся к интегральным преобразованиям Фурье.

1. Преобразованнем Фурье некоторой функции f(x), заданной в промежутке $(-\infty, \infty)$, называется интеграл

$$\overline{f}(\xi) = \frac{1}{V^{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} f(x) e^{i\xi x} dx, \qquad (6.216)$$

где 5 — произвольное вещественное число.

Для существовання преобразования Фурье $f(\xi)$ достаточно предположить, что функция f(x) абсолютно интегрируема в нитервале $(-\infty, \infty)$.

Для функции f(x), удовлетворяющей также условиям Дирнхле * в любом конечном промежутке, в точках непрерывности справедлива формула обращения Фурье

^{*} Если функция f(x) в интервале (O,A) имеет не более, чем конечное число конечных разрывов непрерывности и конечное число максимумов и минимумов, то говорят, что эта функция удовлетворяет условиям Дирихле в данном интервале.

$$f(x) = \frac{1}{\sqrt{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} \vec{f}(\xi) e^{-t\xi x} d\xi, \quad (-\infty < x < +\infty), \quad (6.217)$$

выражающая функцию f(x) через ее интегральное преобразование Фурье. В точках разрыва правая часть равенства (6.217) дает величину

$$\frac{1}{2}[f(x-0)+f(x+0)].$$

Для функций, удовлетворяющих условням Дирихле в любом открытом промежутке 0 < x < A и абсолютно интегрируемых в интервале $(0, \infty)$, имеет место

$$f(x) = \sqrt{\frac{2}{\pi}} \int_{0}^{\infty} f_{s}(\xi) \sin(\xi x) d\xi; \quad f_{s}(\xi) = \sqrt{\frac{2}{\pi}} \int_{0}^{\infty} f(x) \sin(\xi x) dx;$$
(6.218)

$$f(x) = \sqrt{\frac{2}{\pi}} \int_{0}^{\infty} f_{\epsilon}(\xi) \cos(\xi x) dx; \qquad f_{\epsilon}(\xi) = \sqrt{\frac{2}{\pi}} \int_{0}^{\infty} f(x) \cos(\xi x) dx.$$

Функция

$$\frac{1}{\sqrt{2\pi}}\int_{-\infty}^{\infty}g(\xi)f(x-\xi)d\xi$$

называется сверткой функций f и g в интервале ($-\infty$, ∞).

Теорема. Если $f(\xi)$ н $\overline{g}(\xi)$ являются преобразованиями Фурье функций f(x) и g(x), т. е.

$$\overline{f}(\xi) = \frac{1}{\sqrt{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} f(x) e^{i\xi x} dx; \quad \overline{g}(\xi) = \frac{1}{\sqrt{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} g(x) e^{i\xi x} dx,$$

то преобразование Фурье произведения $f(\xi)g(\xi)$ равно свертке функций f(x) и g(x). Действительно, полагая, что изменение порядка интегрирования справедливо, можем написать

$$\int_{-\infty}^{\infty} g(\xi) f(x-\xi) d\xi = \int_{-\infty}^{\infty} g(\xi) d\xi \frac{1}{\sqrt{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} \overline{f}(t) e^{-it(x-\xi)} dt =$$

$$= \int_{-\infty}^{\infty} \overline{f}(t) e^{-itx} dt \frac{1}{\sqrt{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} g(\xi) e^{it\xi} d\xi = \int_{-\infty}^{\infty} \overline{f}(t) \overline{g}(t) e^{-itx} dt.$$

Отсюда

$$\int_{-\infty}^{\infty} \overline{f}(t) \overline{g}(t) e^{-ttx} dt = \int_{-\infty}^{\infty} g(\xi) f(x-\xi) d\xi.$$
 (6.219)

Теорема. Преобразование Фурье функции $d^r//dx^r$ равно преобразованию Фурье функции f(x), умноженному на $(-i\xi)^r$, если $d^k/dx^k \rightarrow 0$ при $x \rightarrow \pm \infty$ (k=0, ..., r-1), т. е.

$$\int_{-\infty}^{\infty} \frac{d^r f(x)}{dx^r} e^{i\xi x} dx = (-i\xi)^r \int_{-\infty}^{\infty} f(x) e^{i\xi x} dx.$$
 (6.220)

Согласно определению преобразования Фурье

$$\frac{1}{\sqrt{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} \frac{d^r f(x)}{dr^r} e^{i\xi x} dx = \frac{d^r \overline{f}(\xi)}{d\xi^r}.$$
 (6.221)

Интегрируя левую часть (6.221) по частям, найдем

$$\left[\frac{1}{\sqrt{2\pi}} \frac{d^{r-1}f(x)}{dx^{r-1}} e^{i\xi x}\right]_{-\infty}^{\infty} - i\xi \frac{1}{\sqrt{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} \frac{d^{r-1}f(x)}{dx^{r-1}} e^{i\xi x} dx = \frac{d^{r} \tilde{f}(\xi)}{d\xi^{r}}.$$

Так как $d^{r-1}f(x)/dx^{r-1} \rightarrow 0$ при $x \rightarrow \pm \infty$, то будем нметь

$$-i\xi \frac{1}{\sqrt{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} \frac{d^{r-1}f(x)}{dx^{r-1}} e^{i\xi x} dx = \frac{d^{r}\vec{f}(\xi)}{d\xi^{r}}.$$
 (6.222)

Интегрируя теперь левую часть (6.222) по частям, имеем

$$(-i\xi)^2 \frac{1}{\sqrt{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} \frac{d^{r-2}f(x)}{dx^{r-2}} e^{i\xi x} dx = \frac{d^r \overline{f}(\xi)}{d\xi^r}.$$

Повторяя это действие, при условии, что $d^n f(x)/dx^n \rightarrow 0$ (n=1, 2, ..., r-1) при $x \rightarrow \pm \infty$, получаем окончательно

$$(-i\xi)^r \frac{1}{\sqrt{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} f(x) e^{i\xi x} dx = \frac{d^r \overline{f}(\xi)}{d\xi^r}.$$

С учетом (6.221) последнее равенство примет вид (6.220).

2. Кратные преобразования Фурье. Теорию преобразования Фурье функций одной переменной можно распространить на функции нескольких переменных. Предположим, например, что $f(x_1, x_2)$ — функция двух незавнсимых переменных x_1 и x_2 ; тогда функция f, рассматриваемая как функция от x_1 , имеет преобразование Фурье

$$\vec{f}(\xi_1, x_2) = \frac{1}{\sqrt{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} f(x_1, x_2) e^{i\xi_1 x_1} dx_1,$$
 (6.223)

а функция $f(\xi_1,x_2)$, рассматриваемая как функция от x_2 — преобразование Фурье

$$F(\xi_1, \xi_2) = \frac{1}{\sqrt{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} \overline{f}(\xi_1, x_2) e^{i\xi_1 x_2} dx_2.$$
 (6.224)

Из выражений (6.223) и (6.224) видим, что связь между функциямы $f(x_1, x_2)$ и $F(\xi_1, \xi_2)$ имеет вид

$$F(\xi_1, \, \xi_2) = \frac{1}{2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} f(x_1, \, x_2) e^{i(\xi_1 x_1 + \xi_2 x_2)} \, dx_1 dx_2. \quad (6.225)$$

Функция $F(\xi_1, \xi_2)$ — двумерное преобразование Фурье функции $f(x_1, x_2)$. На основании (6.217) функцию $f(x_1, x_2)$ можно выразить через $f(\xi_1, x_2)$ при помощи следующей формулы

$$f(x_1, x_2) = \frac{1}{\sqrt{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} \vec{f}(\xi_1, x_2) e^{-i\xi_1 x_1} d\xi_1.$$
 (6.226)

Аналогично из выражения (6.224) находим, что

$$\bar{f}(\xi_1, x_2) = \frac{1}{V^{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} F(\xi_1, \xi_2) e^{-i\xi_1 x_2} d\xi_2.$$
 (6.227)

Из соотношений (6.226) и (6.227) следует формула, называемая формулой обращения для двумерного преобразования Фурье

$$f(x_1, x_2) = \frac{1}{2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} F(\xi_1, \xi_2) e^{-l(\xi_1 x_1 + \xi_2 x_2)} d\xi_1 dx_2.$$
 (6.228)

Распространение этой формулы на функции большого числа переменных очевидно.

Пусть $f = f(x_1, ..., x_n)$, тогда n-мерное преобразование Фурье этой функции будет

$$F(\xi_{1},...,\xi_{n}) = \left(\frac{1}{2\pi}\right)^{\frac{1}{2}^{n}} \int_{-\infty}^{\infty} \cdots \int_{-\infty}^{\infty} f(x_{1},...,x_{n}) e^{i(\xi_{1}x_{1}+...+\xi_{n}x_{n})} dx_{1}...dx_{n}. (6.229)$$

Для этого случая формула обращення нмеет вид

$$f(x_1,\ldots,x_n) =$$

$$= \left(\frac{1}{2\pi}\right)^{\frac{1}{2}n} \int_{-\infty}^{\infty} \cdots \int_{-\infty}^{\infty} F(\xi_1,\ldots,\xi_n) e^{-i(\xi_1 x_1 + \cdots + \xi_n x_n)} d\xi_1 \ldots d\xi_n$$

Составни теперь на основании (6.228) для произведения функций $f(x_1, x_2)$ и $g(x_1, x_2)$ формулу обращения Фурье, т. е.

$$f(x_1, x_2)g(x_1, x_2) = \frac{1}{2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} F(\xi_1, \xi_2) G(\xi_1, \xi_2) e^{-l(\xi_1 x_1 + \xi_2 x_2)} d\xi_1 d\xi_2.$$

Отсюда в силу формулы (6.225) будем иметь

$$\begin{split} &\frac{1}{2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} F\left(\xi_{1}, \ \xi_{2}\right) G\left(\xi_{1}, \ \xi_{2}\right) e^{-l(\xi_{1}x_{1}+\xi_{2}x_{2})} d\xi_{1} d\xi_{2} = \\ &= \frac{1}{2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} G\left(\xi_{1}, \ \xi_{2}\right) e^{-l(\xi_{1}x_{1}+\xi_{2}x_{2})} d\xi_{1} d\xi_{2} \left[\frac{1}{2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} f\left(t_{1}, \ t_{2}\right) \times \right. \\ &\left. \times e^{l(\xi_{1}t_{1}+\xi_{2}t_{2})} dt_{1} dt_{2}\right] = \frac{1}{2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} f\left(t_{1}, \ t_{2}\right) dt_{1} dt_{2} \times \\ &\left. \times \left\{\frac{1}{2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} G\left(\xi_{1}, \ \xi_{2}\right) e^{-l[\xi_{1}(x_{1}-t_{1})+\xi_{2}(x_{2}-t_{2})]} d\xi_{1} d\xi_{2}\right\}. \end{split}$$

Учитывая здесь (6.228), получим формулу свертки

$$\int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} f(t_1, t_2) g(x_1 - t_1, x_2 - t_2) dt_1 dt_2 =$$

$$= \int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} F(\xi_1, \xi_2) G(\xi_1, \xi_2) e^{-i(\xi_1 x_1 + \xi_1 x_2)} d\xi_1 d\xi_2.$$
 (6.230)

В качестве л-мерного аналога формулы (6.230) получим

$$\int_{-\infty}^{\infty} \cdots \int_{-\infty}^{\infty} f(t_1, \dots, t_n) g(x_1 - t_1, \dots, x_n - t_n) dt_1 \dots dt_n =$$

$$= \int_{-\infty}^{\infty} \cdots \int_{-\infty}^{\infty} F(\xi_1, \dots, \xi_n) G(\xi_1, \dots, \xi_n) e^{-i(\xi_1 x_1 + \dots + \xi_n x_n)} d\xi_1 \dots d\xi_n. \quad (6.231)$$

§ 57. Бесконечная плоскость, деформируемая под действием массовых сил

Пусть на бесконечную плоскость действуют заданные объемные силы $pF_1(x_1, x_2)$, $pF_2(x_1, x_2)$ и при $x_1, x_2 \to \infty$ проекцин вектора перемещения и компоненты тензора напряжений стремятся к нулю. Определны для случая плоской деформации напряженное состояние. Умножим уравнения равновесня (6.5) и уравнение совместности деформаций (6.11) на ядро Фурье exp $i(\xi_1x_1 + \xi_2x_2)$ и проинте-

грируем их по каждой из переменных x_1 и x_2 от $-\infty$ до $+\infty$. Тогда придем к системе линейных алгебраических уравнений

$$\begin{split} \xi_{1}\overline{\sigma}_{11} + \xi_{2}\overline{\sigma}_{12} &= -i\rho \overline{F}_{1}, \ \xi_{1}\overline{\sigma}_{12} + \xi_{2}\overline{\sigma}_{22} = -i\rho \overline{F}_{2}, \\ \overline{\sigma}_{11} \left[(1 - \mathbf{v})\xi_{2}^{2} - \mathbf{v}\xi_{1}^{2} \right] + \overline{\sigma}_{22} \left[(1 - \mathbf{v})\xi_{1}^{2} - \mathbf{v}\xi_{2}^{2} \right] - 2\xi_{1}\xi_{2}\overline{\sigma}_{12} = 0, \end{split}$$
(6.232)

где введены двумерные преобразования Фурье функций $\sigma_{\rm Ar}$, $F_{\rm A}(r,\,k=1,\,2)$, определяемые (6.225)

$$\bar{\sigma}_{kr}(\xi_1, \xi_2) = \frac{1}{2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} \sigma_{kr}(x_1, x_2) \exp\left[i(\xi_1 x_1 + \xi_2 x_2)\right] dx_1 dx_2,
\bar{F}_k(\xi_1, \xi_2) = \frac{1}{2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} F_k(x_1, x_2) \exp\left[i(\xi_1 x_1 + \xi_2 x_2)\right] dx_1 dx_2.$$

Решая систему (6.232), найдем

$$\vec{\sigma}_{11} + \vec{\sigma}_{22} = -\frac{\rho}{1 - \nu} \frac{i\xi_1 \vec{F}_1 + i\xi_2 \vec{F}_2}{\xi_1^2 + \xi_2^2} , \qquad (6.233)$$

$$\widetilde{\sigma}_{11} - \overline{\sigma}_{22} = -\frac{\rho (1 - 2\nu)}{(1 - \nu)} \frac{\xi_1^2 - \xi_2^2}{(\xi_1^2 + \xi_2^2)^2} (i\xi_1 \overline{F}_1 + i\xi_2 \overline{F}_2) - 4\rho \frac{\xi_1 \xi_2 (i\xi_2 \overline{F}_1 - i\xi_1 \overline{F}_2)}{(\xi_1^2 + \xi_2^2)^2},$$
(6.234)

$$\overline{\sigma}_{12} = -\frac{\rho \left(\xi_1^2 - \xi_2^2\right)}{\left(\xi_1^2 + \xi_2^2\right)^2} \left(i\xi_1 \overline{F}_2 - i\xi_2 \overline{F}_1\right) - \rho \frac{1 - 2\nu}{1 - \nu} \frac{\xi_1 \xi_2 \left(i\xi_1 \overline{F}_1 + i\xi_2 \overline{F}_2\right)}{\left(\xi_1^2 + \xi_2^2\right)^2} \,. \quad (6.235)$$

На основании формулы обращения для двумерного преобразования Фурье (6.228) из (6.233) найдем

$$\sigma_{11} + \sigma_{22} = -\frac{\rho}{2\pi(1-\nu)} \int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} \frac{i\xi_1 \overline{F}_1 + i\xi_2 \overline{F}_2}{\xi_1^2 + \xi_2^2} \exp\left[-i(\xi_1 x_1 + \xi_2 x_2)\right] d\xi_1 d\xi_2.$$

Покажем, что функция $i\xi_b/(\xi_1^2+\xi_2^2)$ является преобразованнем Фурье функции $x_b/(x_1^2+x_2^2)$. Действительно,

$$\frac{1}{2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} \frac{x_1}{x_1^2 + x_2^2} \exp i(\xi_1 x_1 + \xi_2 x_2) dx_1 dx_2 =$$

$$= \frac{1}{2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} e^{i\xi_1 x_2} dx_2 \int_{-\infty}^{\infty} \frac{x_1 e^{ix_1 \xi_1}}{x_1^2 + x_2^2} dx_1,$$

$$\int_{-\infty}^{\infty} \frac{x_1 e^{ix_1\xi_1}}{x_1^2 + x_2^2} dx_1 =$$

$$= \begin{cases} 2\pi i \text{ выч.} & \frac{x_1 e^{ix_1\xi_1}}{(x_1 + ix_2)(x_1 - ix_2)} \Big|_{x_1 = ix_2} = \begin{cases} \pi i e^{-\xi_1 x_2} & \text{при } \frac{x_2 > 0}{\xi_1 > 0} \\ -\pi i e^{-\xi_1 x_2} & \text{при } \frac{x_2 < 0}{\xi_1 < 0} \end{cases}$$

$$= \begin{cases} 2\pi i \text{ выч.} & \frac{x_1 e^{ix_1\xi_1}}{(x_1 + ix_2)(x_1 - ix_2)} \Big|_{x_1 = -ix_2} = \begin{cases} -\pi i e^{\xi_1 x_2} & \text{при } \frac{x_2 > 0}{\xi_1 < 0} \\ \pi i e^{\xi_1 x_2} & \text{при } \frac{x_2 < 0}{\xi_1 > 0}. \end{cases}$$

Тогда

$$\frac{1}{2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} \frac{x_1}{x_1^2 + x_2^2} \exp i(\xi_1 x_1 + \xi_2 x_2) dx_1 dx_2 = \frac{1}{2} \int_{-\infty}^{0} i e^{x_2(\xi_1 + l\xi_2)} dx_2 + \frac{1}{2} \int_{0}^{\infty} i e^{x_2(-\xi_1 + l\xi_2)} dx_2 = \frac{l\xi_1}{\xi_1^2 + \xi_2^2}.$$

Учитывая, что функция $i\xi_k/(\xi_1^2+\xi_2^2)$ является преобразованием Фурье функции $x_k/(x_1^2+x_2^2)$, на основании формулы сверток (6.230) получим

$$\int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} \frac{i\xi_{k}\overline{F}_{k}(\xi_{1}, \xi_{2})}{\xi_{1}^{2} + \xi_{2}^{2}} \exp\left[-i\left(\xi_{1}x_{1} + \xi_{2}x_{2}\right)\right] d\xi_{1}d\xi_{2} =$$

$$= \int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} F_{k}(\alpha_{1}, \alpha_{2}) \frac{x_{k} - \alpha_{k}}{(x_{1} - \alpha_{1})^{2} + (x_{2} - \alpha_{2})^{2}} d\alpha_{1}d\alpha_{2} \quad (k = 1, 2).$$

Из этой формулы и вычислений, аналогичных приведенным выше [функции $2i\xi_1\xi_2^2/(\xi_1^2+\xi_2^2)^2$, $i\xi_1(\xi_1^2-\xi_2^2)/2(\xi_1^2+\xi_2^2)^2$ являются преобразованиями Фурье функций $x_1(x_1^2-x_2^2)/(x_1^2+x_2^2)^2$ н $x_1x_2^2/(x_1^2+x_2^2)^2$], получим

$$\sigma_{11} + \sigma_{22} = -\frac{\rho}{2\pi(1-\nu)} \int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} \frac{(x_1-\alpha_1) F_1(\alpha_1, \alpha_2) + (x_2-\alpha_2) F_2(\alpha_1, \alpha_2)}{(x_1-\alpha_1)^2 + (x_2-\alpha_2)^2} d\alpha_1 d\alpha_2.$$

$$\sigma_{11}$$
 — σ_{22} ==

$$=-\frac{\rho(1-2\nu)}{\pi(1-\nu)}\int_{-\infty}^{\infty}\int_{-\infty}^{\infty}\frac{(x_1-\alpha_1)(x_2-\alpha_2)[(x_2-\alpha_2)F_1(\alpha_1,\alpha_2)-(x_1-\alpha_1)F_2(\alpha_1,\alpha_2)]}{[(x_1-\alpha_1)^2+(x_2-\alpha_2)^2]^2}\times$$

$$\times d\alpha_{1}d\alpha_{2} - \frac{\rho}{\pi} \int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} \frac{(x_{1} - \alpha_{1})^{2} - (x_{2} - \alpha_{2})^{2}}{[(x_{1} - \alpha_{1})^{2} + (x_{2} - \alpha_{2})^{2}]^{2}} [(x_{1} - \alpha_{1})F_{1}(\alpha_{1}, \alpha_{2}) + \\ + (x_{2} - \alpha_{2})F_{2}(\alpha_{1}, \alpha_{2})] d\alpha_{1}d\alpha_{2};$$

$$\sigma_{12} = -\frac{\rho}{4\pi(1 - \nu)} \int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} \frac{(x_{2} - \alpha_{2})^{2} - (x_{1} - \alpha_{1})^{2}}{[(x_{1} - \alpha_{1})^{2} + (x_{2} - \alpha_{2})^{2}]^{2}} [(x_{2} - \alpha_{2})F_{1}(\alpha_{1}, \alpha_{2}) - \\ - (x_{1} - \alpha_{1})F_{2}(\alpha_{1}, \alpha_{2})] d\alpha_{1}d\alpha_{2} - \\ - \frac{\rho}{\pi} \int_{-\infty}^{\infty} \int_{-\infty}^{\infty} \frac{(x_{1} - \alpha_{1})(x_{2} - \alpha_{2})[(x_{1} - \alpha_{1})F_{1}(\alpha_{1}, \alpha_{2}) + (x_{2} - \alpha_{2})F_{2}(\alpha_{1}, \alpha_{2})]}{[(x_{1} - \alpha_{1})^{2} + (x_{2} - \alpha_{2})^{2}]^{2}} d\alpha_{1}d\alpha_{2}.$$

В качестве примера рассмотрим задачу о действии сосредоточенной силы \mathbf{F} на неограниченную плоскость. Решение этой задачи позволит выявить характер особенностей, которые имеют напряжения в окрестности точки приложения силы. Выберем начало координат в точке приложения силы и будем считать, что направление силы совпадает с отрицательным направлением оси \mathbf{x}_1 . Тогда массовые силы можно представить в виде

$$F_1(x_1, x_2) = -\frac{F}{\rho} \delta(x_1) \delta(x_2); \quad F_2(x_1, x_2) = 0.$$

Здесь $\delta(x_k)$ — функция Дирака, обладающая следующими свойствами: она равна нулю для всех значений $x_k \neq 0$, за исключением

$$x_k = 0$$
, т. е. $\delta(x_k) = 0$ при $x_k \neq 0$ и $\int_{-\infty}^{\infty} \delta(x_k) dx_k = 1$.

Тогда из последних формул окончательно получим

$$\sigma_{1i} = \frac{Fx_1}{4\pi (1 - \nu) (x_1^2 + x_2^2)} \left\{ (1 - 2\nu) + \frac{2x_1^2}{x_1^2 + x_2^2} \right\},$$

$$\sigma_{22} = \frac{Fx_1}{4\pi (1 - \nu) (x_1^2 + x_2^2)} \left\{ (1 + 2\nu) - \frac{2x_1^2}{x_1^2 + x_2^2} \right\}, \qquad (6.236)$$

$$\sigma_{12} = \frac{Fx_2}{4\pi (1 - \nu) (x_1^2 + x_2^2)} \left\{ (1 - 2\nu) + \frac{2x_1^2}{x_1^2 + x_2^2} \right\}.$$

В свою очередь, компонент тензора напряжений σ_{33} определится навестной формулой

$$\sigma_{33} = \nu (\sigma_{11} + \sigma_{22}).$$

Из формул (6.236) ясно, что при $x_h \rightarrow 0$ все компоненты тензора напряжений беспредельно возрастают.

§ 58. Решение бигармонического уравнения для невесомой полуплоскости

Для решения плоской задачи теории упругости в случае отсутствия массовых сил, как было установлено в § 42, приходится интегрировать двумерное бигармоническое уравнение (6.26). Решение этого уравнения приведем для полуплоскости, ограниченной прямой. Пусть эта полуплоскость в прямоугольной системе координат занимает область $x_1 > 0$.

Умножим (6.26) на $\exp i\xi x_2$ и проинтегрируем по переменной x_2 от $-\infty$ до $+\infty$, тогда

$$\int_{-\infty}^{\infty} \left(\frac{\partial^{4}\Phi}{\partial x_{1}^{4}} + 2 \frac{\partial^{4}\Phi}{\partial x_{1}^{2}\partial x_{2}^{2}} + \frac{\partial^{4}\Phi}{\partial x_{2}^{4}} \right) e^{i\xi x_{2}} dx_{2} = 0. \tag{6.237}$$

На основании формулы (6.220) равенству (6.237) придадим вид

$$\begin{split} \frac{d^4}{dx_1^4} & \int\limits_{-\infty}^{\infty} \Phi e^{i\xi x_1} \, dx_2 + 2(-i\xi)^2 \frac{d^2}{dx_1^2} \int\limits_{-\infty}^{\infty} \Phi e^{i\xi x_2} \, dx_2 + \\ & + (-i\xi)^4 \int\limits_{-\infty}^{\infty} \Phi e^{i\xi x_2} \, dx_2 = 0 \end{split}$$

или же

$$\frac{d^4Q}{dx_1^4} - 2\xi^2 \frac{d^2Q}{dx_1^2} + \xi^4 Q = 0, \qquad (6.238)$$

где

$$Q(x_1, \xi) = \int_{-\infty}^{\infty} \Phi(x_1, x_2) d^{i\xi x_2} dx_2.$$
 (6.239)

Корпи характеристического уравнения дифференциального уравнения (6.238) равны

$$r_1 = r_2 = |\xi|, \quad r_3 = r_4 = -|\xi|.$$

Тогда общее решенне (6.238) будет иметь вид

$$Q = (A + Bx_1)e^{-|\xi|x_1} + (C + Dx_1)e^{|\xi|x_1}.$$

Для получения ограниченного решения необходимо положить $C\!=\!D\!=\!0$, при этом

$$Q = (A + Bx_1)e^{-1\xi |x_1|}. (6.240)$$

Коэффициенты A и B определяются граничными условиями задачи. По формуле обращения Фурье (6.217) и (6.239) найдем

$$\Phi(x_1, x_2) = \frac{1}{2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} Q(x_1, \xi) e^{-i\xi x_2} d\xi.$$
 (6.241)

Таким образом, функцию напряжений можно получить квадра-

турой.

Умножим формулы Эри (6.24) на ехр $i\xi x_2$ и проинтегрируем по аргументу x_2 от $-\infty$ до $+\infty$; учитывая формулы (6.216), (6.220) и (6.239), найдем

$$\overline{\sigma}_{11} = \frac{1}{\sqrt{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_2^2} e^{i\xi x_2} dx_2 = -\frac{1}{\sqrt{2\pi}} \xi^2 Q(x_1, \xi). \quad (6.242)$$

$$\overline{d}_{22} = \frac{1}{\sqrt{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_1^2} e^{i\xi x_2} dx_2 = \frac{1}{\sqrt{2\pi}} \frac{d^2 Q(x_1, \xi)}{dx_1^2}, \quad (6.243)$$

$$\overline{\sigma}_{12} = \frac{1}{\sqrt{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} -\frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_1 \partial x_2} e^{i\xi x_2} dx_2 = \frac{i\xi}{\sqrt{2\pi}} \frac{dQ(x_1, \xi)}{dx_1}. \quad (6.244)$$

Из (6.242), (6.243) и (6.244) по формуле обращения Фурье получим

$$\begin{split} \sigma_{11}(x_1, x_2) &= \frac{1}{V 2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} \overline{\sigma}_{i1}(x_1, \xi) \, e^{-i\xi x_2} d\xi = -\frac{1}{2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} \xi^2 Q e^{-i\xi x_2} d\xi, \\ \sigma_{22} &= \frac{1}{\sqrt{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} \frac{d^2 Q}{dx_1^2} \, e^{-i\xi x_2} d\xi, \quad \sigma_{12} &= \frac{i}{2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} \xi \frac{dQ}{dx_1} \, e^{-i\xi x_2} d\xi. \end{split}$$
 (6.245)

Этим методом решим две задачи.

1. Полуплоскость, к границе которой приложена распределенная сила. Примем ось x_2 за границу полуплоскости и направим ось x_1 внутрь этой полуплоскости. Допустим, что на границе $x_1=0$ заданы $T_{21}=0$ и $T_{31}=\rho(x_2)$ и на полуплоскость не действуют массовые силы. Будем считать, что при $x_1\to\infty$ компоненты тензора напряжений стремятся к нулю. В решении (6.240) интегральные постоянные A и B определятся из граничных условий

$$T_{11} = -\sigma_{11}(0, x_2) = p(x_2), T_{21} = -\sigma_{12}(0, x_2) = 0.$$

Умножим эти условия на $\exp i\xi x_2$ и проинтегрируем по переменной x_2 , тогда при $x_1=0$ будем иметь

$$\overline{\sigma}_{11} = \frac{1}{\sqrt{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} \sigma_{11}(0, x_2) e^{i\xi x_2} dx_2 = \\
= -\frac{\gamma_1}{\sqrt{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} p(x_2) e^{i\xi x_2} dx_2 = -\overline{p}(\xi), \qquad (6.246)$$

$$\overline{\sigma}_{12} = 0,$$

Подставляя (6.240) в (6.242) и (6.244), из граничных условий (6.246) найдем

$$A = \frac{\sqrt{2\pi}}{\xi^2} \vec{p}(\xi), \quad B = \frac{\sqrt{2\pi}}{\xi^2} |\xi| \vec{p}(\xi). \tag{6.247}$$

Учитывая (6.247) в (6.240) и подставляя полученный результат в формулы (6.245), найдем

$$\sigma_{11} = -\frac{1}{V^{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} \overline{p}(\xi) [1 + |\xi| x_1] \overline{e}^{|\xi|x_1 - i\xi x_2} d\xi,$$

$$\sigma_{22} = -\frac{1}{V^{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} \overline{p}(\xi) [1 - |\xi| x_1] \overline{e}^{|\xi|x_1 - i\xi x_2} d\xi,$$
(6.248)

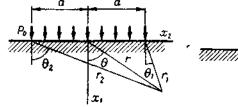


Рис. 26

Рис. 27

$$\sigma_{12} = -\frac{ix_1}{V^{2\pi}} \int_{-\infty}^{\infty} \overline{p}(\xi) \xi e^{-|\xi|x_1 - i\xi x_2} d\xi.$$

Если, в частности, на границе $x_1=0$ давление равномерно распределено на участке $-a \le x_Z \le a$ (рис. 26), то на основании формулы (6.246) будем иметь

$$\widetilde{p}(\xi) = \frac{p_0}{V^{2\pi}} \int_{-a}^{a} e^{i\xi \mathbf{r}_1} dx_2 = \frac{V^{2}}{V^{\pi}} p_0 \frac{\sin(a\xi)}{\xi}.$$
(6.249)

Учитывая четность функции (6.249) по ξ, формулы (6.248) перелишем в виде

$$\sigma_{11} = -\frac{2p_0}{\pi} \int_0^\infty \frac{1 + \xi x_1}{\xi} e^{-\xi x_1} \sin(\xi a) \cos(\xi x_2) d\xi,$$

$$\sigma_{22} = -\frac{2p_0}{\pi} \int_{\xi}^{\infty} \frac{1 - \xi x_1}{\xi} e^{-\xi x_1} \sin(\xi a) \cos(\xi x_2) d\xi,$$

$$\sigma_{12} = -\frac{2p_0x_1}{\pi} \int_0^\infty e^{-\xi x_1} \sin(\xi a) \sin(\xi x_2) d\xi.$$

Вычисляя теперь эти интегралы, найдем компоненты тензора напряжений

$$\begin{split} \sigma_{11} &= \frac{p_0}{2\pi} \left[2 \left(\theta_2 - \theta_1 \right) + \sin 2\theta_1 - \sin 2\theta_2 \right], \\ \sigma_{22} &= \frac{p_0}{2\pi} \left[2 \left(\theta_2 - \theta_1 \right) - \sin 2\theta_1 + \sin 2\theta_2 \right], \\ \sigma_{12} &= \frac{p_0}{2\pi} \left(\cos 2\theta_2 - \cos 2\theta_1 \right), \end{split} \tag{6.250}$$

где, согласно рис. 26,

$$\theta_1 = \operatorname{arctg} \frac{x_2 - a}{x_1}$$
, $\theta_2 = \operatorname{arctg} \frac{x_2 + a}{x_1}$.

2. Полуплоскость, к границе которой приложена сосредоточенная сила. Рассмотрим распределение напряжений в полуплоскости (рис. 27), к границе которой в начале координат приложена в направлении оси x_1 сосредоточенная сила T, а массовые силы отсутствуют. Решение этой задачи может быть получено из решения

(6.248), если в формуле (6.249) предположить, что $p_0 = \frac{\sqrt[4]{\pi}}{1 - 2} T/2a$ и

 $a \rightarrow 0$. Тогда

$$\overline{p}(\xi) = \frac{T}{2} \frac{\sin(a\xi)}{(a\xi)} \Big|_{a\to 0} = \frac{T}{2}$$
 (6.251)

Учитывая (6.251) в формулах (6.248), после вычислений интегралов найдем

$$\sigma_{11} = -\frac{2T}{\pi} \frac{x_1^3}{r^4} , \quad \sigma_{22} = -\frac{2T}{\pi} \frac{x_1 x_2^2}{r^4} , \quad \sigma_{12} = -\frac{2T}{\pi} \frac{x_1^2 x_2}{r^4} , \quad (6.252)$$

$$r = \sqrt{x_1^2 + x_2^2} .$$

где

При $x_1 \rightarrow 0$, $x_2 \rightarrow 0$ компоненты теизора напряжений беспредельно возрастают. Вычислим нормальное и тангенциальное напряжения в площадке, перпендикулярной к раднусу-вектору. Возьмем за повернутые оси координат оси, совпадающие с направлениями нормали и касательной к данной площадке (рис. 27). На основании формул (1.13)

$$\sigma_{re}' = \sigma_{mk} \alpha_{rm} \alpha_{ek}$$

и таблицы находим

$$\sigma'_{11} = -\frac{2T}{\pi} \frac{x_1}{r^2} = -\frac{2T}{\pi} \frac{\cos \theta}{r} ,$$

$$\sigma'_{22} = 0, \ \sigma'_{12} = 0.$$

Вводя обозначения $\sigma_{11}^{'}=\sigma_{ff}, \ \sigma_{12}^{'}=\sigma_{f\theta}, \ \sigma_{22}^{'}=\sigma_{\theta\theta}, \ получим формулы$

$$\sigma_{rr} = -\frac{2T}{\pi} \frac{x_1}{r_2} = -\frac{2T}{\pi} \frac{\cos \theta}{r}, \quad \sigma_{r\theta} = \sigma_{\theta\theta} = 0.$$

	x_1	x_2	<i>x</i> ₃
x_1^1	$a_{11} = \cos \theta = \frac{x_1}{r}$	$a_{12} = \sin \theta = \frac{x_2}{r}$	0
a_2^1	$\alpha_{21} = -\sin\theta = -\frac{x_2}{r}$	$\alpha_{22} = \cos \theta = \frac{x_1}{r}$	0
x_3^1	0	0	1

КРУЧЕНИЕ И ИЗГИБ ПРИЗМАТИЧЕСКИХ ТЕЛ

§ 59. Кручение призматического тела произвольного односвязиого поперечного сечения

Пусть к основаниям однородного изотролного призматического тела приложены силы, приводящиеся к скручивающим парам. Кроме того, массовые силы отсутствуют, и боковая поверхность тела свободна от внешних сил.

Направим ось ox_3 параллельно образующим боковой поверхности, а оси ox_1 и ox_2 возьмем на одном из оснований бруса (рис. 28).

Задача об упругом равновесни призматического тела при указанных условиях сводится к нахождению величии σ_{kr} , удовлетворяющих в области, занятой телом, дифференциальным уравнениям равновесия (2.25) при отсутствии массовых сил и формулам закона Гука (4.35), а также граничным условиям на боковой поверхности и основаниях призматического тела.

Рис. 28

Поставленная в таком виде задача представляет большие математические

трудности. Поэтому на основании принципа Сен-Венана, при достаточно большой длине призматического тела по сравнению с размерами его оснований, мы можем смягчить граннчные условия на основаниях таким образом, чтобы главный вектор и главный момент сил, приложенных к основаниям, имели заданные значения; при этом действительное распределение сил на основаниях практически не оказывает влияния на части тела, находящиеся вдали от них. Такое интегральное удовлетворение условий на основаниях создает довольно широкий произвол в выборе решения.

Сен-Венан, исходя из вышеуказанных предположений, своим полуобратным методом решил указанную проблему в перемещениях. Решение в перемещениях поставленной проблемы Сен-Венан ишет в виде

$$u_1 = -\tau x_2 x_3; \quad u_2 = \tau x_3 x_1; \quad u_3 = \tau \varphi(x_1, x_2),$$
 (7.1)

где τ — постоянная величина, называемая степенью закручивання, а $\phi(x_1, x_2)$ — некоторая функция, подлежащая определению.

Перемещення (7.1) показывают, что поперечные сечения не остаются плоскими, а искривляются, причем все сечения одинаково.

Из формул закона Гука (4.35) с учетом формул (3.26) для компонентов тензора напряжений σ_{Ar} , соответствующих леремещеняям (7.1), получим

$$\sigma_{31} \!=\! \mu \tau \left(\frac{\partial \varphi}{\partial x_1} - x_2 \right), \quad \sigma_{32} \!=\! \mu \tau \left(\frac{\partial \varphi}{\partial x_2} + x_1 \right) \tag{7.2}$$

Ħ

$$\sigma_{11} = \sigma_{22} = \sigma_{33} = \sigma_{12} = 0.$$
 (7.3)

Подставляя (7.2) и (7.3) в дифференциальные уравнения равновесия (2.25), когда массовые силы отсутствуют, мы увидим, что первые два из них удовлетворяются тождествению, а третье уравнение дает

$$\frac{\partial^2 \varphi}{\partial x_1^2} + \frac{\partial^2 \varphi}{\partial x_2^2} = 0. \tag{7.4}$$

Последнее соотношение показывает, что функция $\varphi(x_1, x_2)$, называемая функцией кручения Сен-Венана, должна быть гармонической функцией переменных x_1 и x_2 в области S, занятой поперечным сечением тела. Из третьей формулы (7.1) вытекает, что перемещение u_3 также должно быть гармонической функцией.

Учитывая, что внешняя нормаль n к контуру любого поперечного сечення перпендикулярна к осн ox_3 , имеем $n_3=0$. Тогда первые два условия (2.22), ввиду отсутствия внещних сил на боковой поверхности и по условию (7.3), будут удовлетворены тождественно; третье условие (2.22) на L с учетом (7.2) примет вид

$$\left(\frac{\partial \varphi}{\partial x_1} - x_2\right) n_1 + \left(\frac{\partial \varphi}{\partial x_2} + x_1\right) n_2 = 0, \tag{7.5}$$

где через L обозначена граница области S.

Учитывая, что

$$\frac{\partial \varphi}{\partial x_1} n_1 + \frac{\partial \varphi}{\partial x_2} n_2 = \frac{\partial \varphi}{\partial n},$$

вместо (7.5) на L получим

$$\frac{\partial \varphi}{\partial n} = x_2 n_1 - x_1 n_2,\tag{7.6}$$

где $\frac{\partial \varphi}{\partial n}$ — производная φ по нормали n.

Задача определення функцин $\phi(x_1, x_2)$ есть, таким образом, задача Неймана для уравнения Лапласа. Легко показать, что в нашем случае условне существования решения задачи Неймана выполияется. Действительно,

$$\int_{L} \frac{\partial \varphi}{\partial n} dl = \int_{L} (x_2 n_1 - x_1 n_2) dl =$$

$$= \int_{L} \left(x_2 \frac{dx_2}{dl} + x_1 \frac{dx_1}{dl} \right) dl = \int_{L} d \frac{1}{2} (x_1^2 + x_2^2) = 0.$$

При соблюдении этого условия решение задачи Неймана определяется с точностью до произвольного постоянного слагаемого. Это слагаемое не существенно, ибо замена функции φ на $\varphi+\varepsilon$ не меняет напряженного состояния, что следует из формул (7.2), а вызывает, как показывает третья формула (7.1), лишь жесткое поступательное перемещение тела вдоль осн ox_3 .

Для гармонической функции ф справедливо тождество

$$\frac{\partial}{\partial x_1} \left[x_1 \left(\frac{\partial \varphi}{\partial x_1} - x_2 \right) \right] + \frac{\partial}{\partial x_2} \left[x_1 \left(\frac{\partial \varphi}{\partial x_2} + x_1 \right) \right] = \frac{\partial \varphi}{\partial x_1} - x_2, \quad (7.7)$$

на основанин которого, с учетом граничного условия (7.6), обнаруживаем, что главный вектор касательных напряжений, приложенных в поперечном сеченин, равен нулю. Действительно,

$$\begin{split} V_1 &= \int\limits_{\omega} \sigma_{13} d\omega = \mu \tau \int\limits_{\omega} \left(\frac{\partial \varphi}{\partial x_1} - x_2 \right) d\omega = \\ &= \mu \tau \int\limits_{\omega} \left\{ \frac{\partial}{\partial x_1} \left[x_1 \left(\frac{\partial \varphi}{\partial x_1} - x_2 \right) \right] + \frac{\partial}{\partial x_2} \left[x_1 \left(\frac{\partial \varphi}{\partial x_2} + x_1 \right) \right] \right\} d\omega. \end{split}$$

На основании формулы Гаусса — Остроградского из последнего равенства получим

$$V_1 = \mu \tau \int_I x_1 \left[\left(\frac{\partial \varphi}{\partial x_1} - x_2 \right) n_1 + \left(\frac{\partial \varphi}{\partial x_2} + x_1 \right) n_2 \right] dt.$$

В последней формуле, учитывая граничное условие (7.6), мы будем иметь V_1 =0; аналогично доказывается, что V_2 =0. Поэтому касательные напряжения, приложенные в поперечном сечении, сводятся к паре сил, момент которой равен (рис. 28)

$$M = \int_{\omega} (x_1 \sigma_{32} - x_2 \sigma_{31}) d\omega. \tag{7.8}$$

Внося в эту формулу значения σ_{32} , σ_{31} из формул (7.2), окончательно получим

$$M = D\tau$$
.

В этой формуле

$$D = \mu \int \left(x_1^2 + x_2^2 + x_1 \frac{\partial \varphi}{\partial x_2} - x_2 \frac{\partial \varphi}{\partial x_1} \right) d\omega. \tag{7.9}$$

Из условия равновесия на основаниях имеем $M_k = M = D\tau$, откуда

$$\tau = \frac{M_k}{D}$$
,

где $M_{\rm A}$ называется крутящим моментом; D — жесткостью при кручении.

Принимая во внимание формулу (7.6), из формулы Гаусса — Остроградского найдем

$$\int_{\omega} \left(x_1 \frac{\partial \varphi}{\partial x_2} - x_2 \frac{\partial \varphi}{\partial x_1} \right) d\omega = \int_{\omega} \left(\frac{\partial \left(- x_2 \varphi \right)}{\partial x_1} + \frac{\partial \left(x_1 \varphi \right)}{\partial x_2} \right) d\omega = - \int_{L} \varphi \frac{\partial \varphi}{\partial n} dl.$$

С другой стороны, на основании первой формулы Грина

$$\int_{L} \varphi \frac{\partial \varphi}{\partial n} dl = \int_{\omega} \left[\left(\frac{\partial \varphi}{\partial x_{1}} \right)^{2} + \left(\frac{\partial \varphi}{\partial x_{2}} \right)^{2} \right] d\omega.$$

Следовательно,

$$\int_{\infty} \left[\left(\frac{\partial \varphi}{\partial x_1} \right)^2 + \left(\frac{\partial \varphi}{\partial x_2} \right)^2 + x_1 \frac{\partial \varphi}{\partial x_2} - x_2 \frac{\partial \varphi}{\partial x_1} \right] d\omega = 0.$$

Умножим обе части последнего соотношения на μ н сложим с (7.9), получим

$$D = \mu \int_{m} \left[\left(\frac{\partial \varphi}{\partial x_1} - x_2 \right)^2 + \left(\frac{\partial \varphi}{\partial x_2} + x_1 \right)^2 \right] d\omega.$$

Отсюда следует, что всегда D > 0.

Введем гармоническую функцию $\psi(x_1, x_2)$, сопряженную с функцией $\phi(x_1, x_2)$, тогда по условиям Коши — Римана будем иметь

$$\frac{\partial \varphi}{\partial x_1} = \frac{\partial \psi}{\partial x_2} \; ; \quad \frac{\partial \varphi}{\partial x_2} = -\frac{\partial \psi}{\partial x_1} \; . \tag{7.10}$$

Граннчное условне, которому удовлетворяет функция $\psi(x_1, x_2)$, получится из (7.6), если внести туда условия (7.10) и учесть (6.27). В результате получаем

$$\frac{\partial \psi}{\partial x_2} \cdot \frac{dx_2}{dt} + \frac{\partial \psi}{\partial x_1} \cdot \frac{dx_1}{dt} - \left(x_2 \cdot \frac{dx_2}{dt} + x_1 \cdot \frac{dx_1}{dt} \right) = 0.$$

Интегрируя обе части этого равенства по контуру поперечного сечения, будем иметь

$$\psi \Big|_{L} = \frac{x_1^2 + x_2^2}{2} + C. \tag{7.11}$$

Для компонентов тензора напряжений на основании (7.2) с учетом условий (7.10) мы получим формулы

$$\sigma_{31} = \mu \tau \left(\frac{\partial \psi}{\partial x_2} - x_2 \right), \quad \sigma_{32} = -\mu \tau \left(\frac{\partial \psi}{\partial x_1} - x_1 \right).$$
 (7.12)

Из этих формул хорошо видно, что решение задачи не изменится, если в функции $\phi(x_1, x_2)$ прибавить постоянную величину. Следо-

вательно, определение функции сведено к задаче Дирихле для

уравнения Лапласа.

Часто вместо функции $\psi(x_1, x_2)$ вводят другую $\Phi(x_1, x_2)$, называемую функцией напряжений при кручении или функцией напряжений Прандтля. Эта функция определяется формулой

$$\Phi(x_1, x_2) = \psi(x_1, x_2) - \frac{1}{2} (x_1^2 + x_2^2). \tag{7.13}$$

В этом случае из (7.12) будем иметь

$$\sigma_{31} = \mu \tau \frac{\partial \Phi}{\partial x_2}, \quad \sigma_{32} = -\mu \tau \frac{\partial \Phi}{\partial x_1}.$$
 (7.14)

Из (7.13), учитывая, что

$$\frac{\partial^2 \psi}{\partial x_1^2} + \frac{\partial^2 \psi}{\partial x_2^2} = 0,$$

получим

$$\frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_1^2} + \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_2^2} = -2. \tag{7.15}$$

Для функцин Ф граничное условне на основанни (7.11) примет вид

$$\Phi(x_1, x_2)|_L = C. (7.16)$$

Таким образом, задача определения $\Phi(x_1, x_2)$ есть задача Дирихле для уравнения Пуассона (7.15) при граничном условин (7.16). Из формулы (7.8) с учетом (7.14) для определения крутящего момента будем иметь

$$M_{k} = -\mu \tau \int_{\omega} \left(\frac{\partial \Phi}{\partial x_{1}} x_{1} + \frac{\partial \Phi}{\partial x_{2}} x_{2} \right) d\omega. \tag{7.17}$$

Эта формула показывает, что величина момента M_h не меняется, если к функции Ф прибавить любую постоянную. Записав (7.17) в виде

$$M_{\mathbf{b}} = -\mu \mathbf{T} \int_{\omega} \left[\frac{\partial (x_1 \Phi)}{\partial x_1} + \frac{\partial (x_2 \Phi)}{\partial x_2} \right] d\omega + 2\mu \mathbf{T} \int_{\omega} \Phi d\omega$$

н применив к первому интегралу формулу Гаусса — Остроградского, получим

$$M_{k} = -\mu \tau \Phi \int_{L} (x_{1}n_{1} + x_{2}n_{2}) dt + 2\mu \tau \int_{\omega} \Phi d\omega.$$
 (7.18)

Принимая в (7.16) постоянную C равной нулю, что допустимо, так как изменение $\Phi(x_1, x_2)$ на постоянную величину не меняет решения задачи, что видно из (7.14) и (7.17), вместо формулы (7.18) будем иметь

$$M_k = 2\mu\tau \int_{\omega} \Phi d\omega. \tag{7.19}$$

Эта важная формула принадлежит Прандтлю.

§ 60. Некоторые свойства касательных напряжений

Покажем, теперь, что вектор касательного напряжения $T_3 = I_1\sigma_{31} + I_2\sigma_{32}$ в произвольной точке M поперечного сечения призматического тела направлен по касательной к кривой $\Phi(x_1, x_2) =$ = const, проходящей через точку M. Действительно, вдоль кривой $\Phi(x_1, x_2) =$ const имеем

$$\frac{\partial \Phi}{\partial l} = \frac{\partial \Phi}{\partial x_1} \frac{dx_1}{dl} + \frac{\partial \Phi}{\partial x_2} \frac{dx_2}{dl} = 0.$$

Учитывая эдесь формулы (6.27) и (7.14), находим

$$\sigma_{31}n_1 + \sigma_{32}n_2 = T_3 \cdot n = 0,$$

откуда $T_3 \perp n$.

На основанин доказанного кривые $\Phi(x_1, x_2) = \text{соиst}$ называют траекториями или линиями касательных напряжений. Так как на контуре поперечного сечения $\Phi(x_1, x_2) = \text{const}$, то он является траекторней касательных напряжений.

Легко доказать, что как σ_{31} , так и σ_{32} являются гармоническими функциями в поперечном сечении. В самом деле, действуя гармоническим оператором Δ на обе части формул (7.14) и допуская законность перестановки дифференциальных операторов, с учетом (7.15) будем иметь

$$\Delta \sigma_{31} = \mu \tau \Delta \frac{\partial \Phi}{\partial x_2} = \mu \tau \frac{\partial}{\partial x_2} \Delta \Phi = 0,$$

$$\Delta \sigma_{32} = -\mu \tau \frac{\partial}{\partial x_1} \Delta \Phi = 0.$$

Отсюда вытекает, что σ_{31} и σ_{32} достигают наибольших значений на контуре поперечного сечения призматического тела.

Докажем, что вектор касательного напряжения T_3 также достигает своего нанбольшего значения на контуре; для этого отправимся от противного: допустим, что вектор касательного напряжения достигает наибольшего значения внутри контура поперечного сечения в точке M. Выберем в поперечном сечении новую прямоугольную декартову систему координат $ox_1'x_2'$ и одну из ее осей, например ось ox_2' , направнм параллельно вектору T_3 , приложенному в точке M. В этой системе координат в точке M будем иметь тензор напряжений с компонентами $\sigma'_{31} = 0$, $\sigma'_{32} \neq 0$, причем они относительно новой системы координат являются также гармоническими. В силу этого σ_{32} достигает своего наибольшего значения на контуре, а не внутри контура, как это было допущено в начале рассуждения.

Следовательно, вектор касательного напряжения достигает своего максимального значения на контуре поперечного сечения призматического тела.

§ 61. Кручение полых призматических тел

Пусть призматическое тело ограничено несколькими цилиндрическими поверхностями, оси которых лараллельны. Любое поперечное сечение такого бруса представляет собою многосвязную область. В этом случае граничные условия (7.11) примут вид

$$\psi = \frac{x_1^2 + x_2^2}{2} + C_v$$
 Ha L_v ,

где $C_{\rm v}$ — постоянные, принимающие определенные значення на каждом из контурсв $L_{\rm v}$, совокупность которых образует контурсечення.

Функция кручения ϕ должна быть однозначной; в противном случае перемещение $u_3 = \tau \phi$ было бы многозначным (нас интересуют однозначные перемещения). При этом функция ψ , сопряженная ε однозначной гармонической функцией, определяемая на условни Коши — Римана (7.10), может быть, вообще говоря, многозначной; в нашем случае этого не должно быть, ибо функция ψ возвращается к первоначальному значению при обходе по любому из контуров L_v , что видно из граннчного условня для нее. Исходя на этого постоянные C_v не могут быть фиксированы пронзвольным образом. Действительно, если фиксировать их произвольно, а затем определять функцию ψ (для этого следует решить задачу Дирихле, которая, как известно, всегда имеет единственное решение), то функция ϕ , найденная из условий Коши — Римана ε помощью функции ψ , может оказаться многозначной.

В данном случае, на основанни (7.16), функция $\Phi(x_1, x_2)$ должна быть постоянной на всех контурах, ограничивающих сечение. Таким образом, граничное условие для функции $\Phi(x_1, x_2)$ на контуре L_y имеет вид

$$\Phi(x_1, x_2) = C_{\nu}. \tag{7.20}$$

Как мы видели, в формулы для деформаций, напряжений и перемещений входят частные производные функции Φ . Поэтому достаточно определить функцию $\Phi(x_1, x_2)$ с точностью до произвольной постоянной. Это обстоятельство дает возможность положить одну из постоянных $C_{\mathbf{v}}$ равной нулю.

Покажем, что тангенциальные напряжения σ_{31} и σ_{32} на торцах призматического тела удовлетворяют условиям

$$\int_{\omega} \sigma_{31} d\omega = \int_{\omega} \sigma_{32} d\omega = 0 \tag{7.21}$$

(в противном случае, помимо приложенного крутящего момента, на торцах имелись бы изгибающие призматическое тело поперечные силы).

Учитывая в интегралах (7.21) формулы (7.14) и преобразуя их в интегралы по контуру $L = L_0 + L_1 + L_2 + ... + L_m$, получим

$$V_1 = \mu \tau \oint \Phi n_2 dl, \quad V_2 = -\mu \tau \int \Phi n_1 dl. \tag{7.22}$$

Эти интегралы можно записать в виде

$$\begin{split} &V_1\!=\! \text{pt} \int_{L_0} \Phi n_2 dl + \text{pt} \int_{L_1} \Phi n_2 dl + \ldots + \text{pt} \int_{L_m} \Phi n_2 dl, \\ &- V_2 \!=\! \text{pt} \int_{L_0} \Phi n_1 dl + \text{pt} \int_{L_1} \Phi n_1 dl + \ldots + \text{pt} \int_{L_m} \Phi n_1 dl. \end{split}$$

С учетом (7.20) будем иметь

$$V_{1} = \mu \tau C_{0} \int_{L_{0}} n_{2} dl + \mu \tau C_{1} \int_{L_{1}} n_{2} dl + \dots + \mu \tau C_{m} \int_{L_{m}} n_{2} dl,$$

$$-V_{2} = \mu \tau C_{0} \int_{L_{0}} n_{1} dl + \mu \tau C_{1} \int_{L_{1}} n_{1} dl + \dots + \mu \tau C_{m} \int_{L_{m}} n_{1} dl;$$

поскольку

$$\oint_{\mathcal{L}_{\gamma}} n_2 dl = -\oint_{\mathcal{L}_{\gamma}} dx_1 = 0, \quad \oint_{\mathcal{L}_{\gamma}} n_1 dl = \oint_{\mathcal{L}_{\gamma}} dx_2 = 0,$$

то и $V_1 = V_2 = 0$, что и требовалось доказать. На основании формул (7.14) и рис. 28 имеем

$$M_{h} = -\mu \tau \int_{\omega} \left(\frac{\partial \Phi}{\partial x_{1}} x_{1} + \frac{\partial \Phi}{\partial x_{2}} x_{2} \right) d\omega =$$

$$= -\mu \tau \int_{\omega} \left(\frac{\partial (x_{1}\Phi)}{\partial x_{1}} + \frac{\partial (x_{2}\Phi)}{\partial x_{2}} \right) d\omega + 2\mu \tau \int_{\omega} \Phi d\omega. \tag{7.23}$$

Преобразуя первый интеграл в контурный, будем иметь

$$M_k = -\mu \tau \oint_L (x_1 n_1 + x_2 n_2) \Phi dl + 2\mu \tau \oint_{\omega} \Phi d\omega \qquad (7.24)$$

или, учитывая, что $L = L_0 + L_1 + ... + L_m$ окончательно получим

$$M_{k} = -\mu \tau C_{0} \int_{L_{0}} (x_{1}n_{1} + x_{2}n_{2}) dl - \mu \tau C_{1} \int_{L_{1}} (x_{1}n_{1} + x_{2}n_{2}) dl - \dots$$

$$\dots - \mu \tau C_{n} \int_{L_{m}} (x_{1}n_{1} + x_{2}n_{2}) dl + 2\mu \tau \int_{\omega} \Phi d\omega. \qquad (7.25)$$

Преобразуем контурные интегралы в поверхностные, при этом, учитывая, что обход по внешнему контуру сечения должен выполняться против часовой стрелки, а по всем внутренним контурам — по часовой стрелке, формулу (7.25) представим в виде

$$M_{\mathbf{b}} = 2\mu \tau \left(\sum_{\nu=1}^{m} C_{\nu} \omega_{\nu} - C_{0} \omega_{0} \right) + 2\mu \tau \int_{\omega} \Phi d\omega, \tag{7.26}$$

где ω_v — площадь, ограниченная контуром L_v (v=0, 1, 2, ...).В случае односвязной области получим формулу (7.19).

§ 62. Теорема о циркуляции касательного напряжения

Циркуляцня вектора напряжения $l_1\sigma_{31}+l_2\sigma_{32}$ вдоль замкнутой линни l, целиком лежащей в сечении, равна

$$\Gamma = \oint_I (i_1 \sigma_{31} + i_2 \sigma_{32}) \cdot dr. \tag{7.27}$$

Учитывая в подынтегральном выражении формулы (7.2) н (7.1), для Г будем иметь

$$\Gamma = \mu \tau \oint_{l} (x_{1} dx_{2} - x_{2} dx_{1}) + \mu \oint_{l} \left(\frac{\partial u_{3}}{\partial x_{1}} dx_{1} + \frac{\partial u_{3}}{\partial x_{2}} dx_{2} \right) =$$

$$= 2\mu \tau \omega + \mu \oint_{l} \frac{\partial u_{3}}{\partial l} dl. \qquad (7.28)$$

Так как перемещение u_3 должно быть однозначной функцией в сечении, то

$$\oint \frac{\partial u_3}{\partial l} dl = 0.$$

В силу последнего обстоятельства из (7.28) находим

$$\Gamma = 2\mu\tau\omega. \tag{7.29}$$

Здесь ф — площадь, ограниченная линией интегрирования.

Формула (7.29) справедлива как для односвязных, так и для многосвязных сечений, причем линия интегрирования может охватывать одну или несколько внутренних контуров сечения или вовсе не охватывать их. Эта формула представляет теорему о циркуляции касательных напряжений.

Циркуляцию касательных напряжений выразим через функцию $\Phi(x_1, x_2)$; с этой целью подставим (7.14) в подынтегральное выражение (7.27), тогда

$$\Gamma = -\mu\tau \oint_{l} \left(\frac{\partial \Phi}{\partial x_{1}} n_{1} + \frac{\partial \Phi}{\partial x_{2}} n_{2} \right) dl = -\mu\tau \oint_{l} \frac{\partial \Phi}{\partial n} dl, \quad (7.30)$$

где n_j — косннус угла между внешней нормалью к линии интегрирования и осью ox_j (j=1, 2).

Из сравнения формул (7.29) и (7.30) получим

$$-\oint_{l} \frac{\partial \Phi}{\partial n} dl = 2\omega. \tag{7.31}$$

Если в качестве линии интегрировання взять внутренний контур L_{ν} , тогда

 $-\oint_{L_{\gamma}} \frac{\partial \Phi}{\partial n_{\gamma}} dl = 2\omega, \quad (\gamma = 1, 2, \ldots, m), \tag{7.32}$

где n_v — внешняя нормаль к контуру L_v ; ω_v — площадь, ограниченная замкнутым контуром L_v . Формулы (7.32) могут быть использованы для определения неизвестных констант C_v , входящих в граничные условня (7.20).

§ 63. Аналогии при кручении

а. Мембранная аналогня. Мембраной называется тонкая пленка, не оказывающая сопротивления изгибу, а сопротивляющаяся только растяжению.

Пусть однородная мембрана

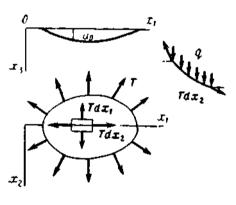


Рис. 29

постоянной толщины иута одинаково по всем направлениям силой Т на кий контур того же очертания, что и контур поперечного сечения скручиваемого призматического тела, и нагружена иормальной к ней равномерио распределениой нагрузкой qна единицу площади. оси координат ох, и ох2 лежат в плоскости мембраны, рая провисает под действием на величину нагрузки q $u_0(x_1, x_2)$.

Выведем дифференциальное уравнение равновесия; для этого вырежем элемент, имею-

щий форму прямоугольника со сторонами dx_1 , dx_2 (рис. 29). Приравняем к нулю сумму проекций на ось ox_3 всех сил, действующих на него:

$$\begin{split} -T \frac{\partial u_0}{\partial x_1} dx_2 + \left[T \frac{\partial u_0}{\partial x_1} dx_2 + \frac{\partial}{\partial x_1} \left(T \frac{\partial u_0}{\partial x_1} \right) dx_1 dx_2 \right] - T \frac{\partial u_0}{\partial x_2} dx_1 + \\ + \left[T \frac{\partial u_0}{\partial x_2} dx_1 + \frac{\partial}{\partial x_2} \left(T \frac{\partial u_0}{\partial x_2} \right) dx_2 dx_1 \right] + q dx_1 dx_2 = 0. \end{split}$$

Отсюда получим уравнение для прогиба u_0 равномерно нагруженной мембраны

 $\frac{\partial^2 u_0}{\partial x_1^2} + \frac{\partial^2 u_0}{\partial x_2^2} = -\frac{q}{T}. \tag{7.33}$

Так как на контуре мембраны прогиб u_0 равен нулю, следовательно, контурное условие будет $u_0 = 0$. (7.34)

Таким образом, контурное условне (7.34) тождественно совпадает с контурным условнем для функции Ф. Если положить $u_0 = k\Phi$, тогда дифференциальное уравнение (7.15) совпадет с (7.33). Внесем $u_0 = k\Phi$ в уравнение (7.33), тогда

$$k\left(\frac{\partial^2\Phi}{\partial x_1^2} + \frac{\partial^2\Phi}{\partial x_2^2}\right) = -\frac{q}{T}.$$

С другой стороны, имеем

$$\frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_1^2} + \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_2^2} = -2.$$

Из последних двух уравнений $k = \frac{q}{2T}$. Тогда

$$u_0 = \frac{q}{2T} \Phi. \tag{7.35}$$

Следовательно, задача кручения призматического тела может быть решена путем измерения прогибов равномерно нагруженной мембраны.

Если рассечь мембрану плоскостями u_0 =const, то полученные линии равного перемещения в задаче кручения будут совпадать с траекториями касательных напряжений Φ =const. Уклон мембраны $\frac{\partial u_0}{\partial n}$ в направлении внешней нормали n к линии равного переме-

щения в некоторой ее точке определяет касательное напряжение t в соответствующей точке сечення, т. е. $T = \frac{\mu \tau}{k} \frac{\partial u_0}{\partial n}$. Действительно,

$$\frac{\partial u_0}{\partial n} = \frac{\partial k\Phi}{\partial n} = k \left(\frac{\partial \Phi}{\partial x_1} n_1 + \frac{\partial \Phi}{\partial x_2} n_2 \right) = -\frac{k}{\mu \tau} (\sigma_{32} n_1 - \sigma_{31} n_2) = \frac{k}{\mu \tau} t,$$

откуда

$$t = \frac{\mu \tau}{k} \frac{\partial u_0}{\partial n}.$$

Согласно этой формуле наибольший угол наклона мембраны определяет наибольшее касательное напряжение.

Жесткость призматического тела при кручении определяется объемом v, ограниченным поверхностью деформированной мембраны, и плоскостью ее до деформации, т. е. $D = \frac{2\mu}{k} v$. Действительно, так как

$$v = \int_{\omega} u_0 d\omega = \frac{q}{2T} \int_{\omega} \Phi d\omega,$$

а также учитывая, что

$$2\mu\tau\int\limits_{\omega}\Phi d\omega=M_{k}$$
 if $M_{k}\!=\!D au,$

найдем
$$v=rac{q}{4\mu T}D$$
, откуда
$$D=rac{2\mu}{b}\,v. \eqno(7.36)$$

Ценность мембранной аналогии заключается не только в том, что она позволяет экспериментально исследовать проблему кручения, но и в том, что при помощи этой аналогии можно без какого-либо эксперимента в каждой конкретной задаче о кручении призматического тела составить качественное представление о виде траекторий касательных напряжений и о наибольшем тангенциальном напряжении.

Мембранная аналогия легко обобщается и на случай полых призматических тел. В этом случае, как явствует из соотношения $u_0 = k\Phi$, которое выведено из сравнения уравнений (7.15) и (7.33), должны быть соблюдены следующие условия:

 внешний контур мембраны должен быть подобным внешнему контуру L₀ сечения призматического тела и закреплен неподвижно;

- 2) все внутрениие контуры сечения призматического тела должны быть имитированы абсолютно жесткими плоскими невесомыми дисками, параллельными друг другу, и должны получить поступательные перемещения $u_v = kC_v$ (C_v константы, входящие в граничные условия на внутренних контурах сечения призматического тела);
- 3) эти диски должны быть загружены тем же равномерно распределенным нормальным давлением q, что и сама мембрана. Последнее обстоятельство вытекает из теоремы о циркуляции касательных напряжений в задаче о кручении, в справедливости чего сейчас убедимся.

Подставим
$$\Phi = \frac{1}{k} u_0$$
 в (7.32), тогда
$$-\oint \frac{\partial u_0}{\partial n_v} dl = 2k\omega_v = \frac{q}{T} \omega_v. \tag{7.37}$$

Здесь $\frac{\partial u_0}{\partial n_y}$ — уклон мембраны в направлении внешней нормалн

 n_{v} к внутреннему контуру L_{v} ; ω_{v} — площадь, ограниченная внутренним контуром L_{v} .

Умножив обе части (7.37) на величину равномерного натяжения мембраны T, будем иметь

$$-\oint T \frac{\partial u_0}{\partial n_s} dl = q \omega_s. \tag{7.38}$$

Очевидио, левая часть этого равенства есть сумма проекций сил натяжения мембраны в сечении ее по данному контуру L_v на направление, перпендикулярное плоскости контура L_v .

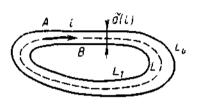
Таким образом, (7.38) дает условие равновесия каждого диска под действием равномерно распределенного давления и натяжения мембраны в сечении ее по контуру этих дисков. Если такого рода

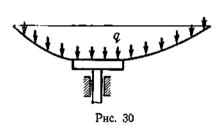
мембрану вместе с диском загрузить равномерным давлением, то получим мембранную аналогию задачи о кручении призматического тела с профилем в виде многосвязного сечения (рис. 30), т. е. перемещение мембраны будет пропорционально функции $\Phi(x_1, x_2)$, а линии равного перемещения будут подобиы траекториям тангенциальных напряжений.

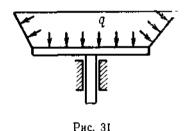
Осуществление эксперимента мембранной аналогии в случае задачи о кручении призматического тела с профилем в виде многосвязного сечения представляет большие трудности. Однако для качественного изучения конкретной задачи о кручении полого призматического тела, как уже указывалось для случая односвязных областей, мембранная аналогия имеет большую ценность.

Рассмотрим в качестве примера задачу о кручении тонкостенных труб.

Для исследования кручения тоикостенных труб способом мембранной аналогии необходимо закрепить мембрану по ее контуру, который должен быть подобен внешнему контуру сечения, и на-







ложить абсолютно жесткий плоский диск, имеющий форму внутреннего контура. Далее мембрану и диск надо нагрузить равномерно распределенным давлением, обеспечив диску поступательное движение в направлении, перпендикулярном его плоскости (рис. 30). Поскольку рассматривается случай, когда толщина стенки трубы мала, то деформация мембраны будет определяться в основном нагрузкой, действующей на диск; что касается нагрузки, действующей непосредственно на мембрану, то ею можно пренебречь. В силу сказанного выше поверхность деформированной мембраны будет очень близка к конической поверхности, соединяющей оба контура. Сделанный вывод позволяет при изучении кручения тонкостенных труб произвольного поперечного сечения строить приближенный расчет.

Внутри кольцевого сечения проведем линию L, равноудаленную от обеих его границ (рис. 31), и какую-либо точку A на этой линии примем за начало отсчета ее дуги l. Кольцевое сечение будет задано, если известны линия L и толщина $\delta = \delta(l)$. О величине каса-

тельного напряжения T в данной точке можно приблизительно судить по среднему уклону мембраны в этой точке, поэтому приблизительное значение тангенциального напряжения в точке B определится формулой

 $T = \mu \tau \frac{C_1 - C_0}{\mathfrak{d}(l)}.$

Полагая, что на внешнем контуре $C_0 = 0$, будем иметь

$$T = \mu \tau \frac{C_1}{\delta(l)}. \tag{7.39}$$

Как видно из этой формулы,

$$T_{\text{max}} = \mu \tau \frac{C_1}{\delta_{\text{min}}}. \tag{7.40}$$

Из формулы (7.26) имеем

$$M_k = 2\mu \tau \left(C_1 \omega_1 + \int_{\omega} \Phi d\omega\right)$$

где ω_1 — площадь, ограниченная внутренним контуром; C_1 — постоянное значение функции Φ на внутреннем контуре.

Учитывая, что среднее значение функции Φ на линии L приближенно равно $^{1}/_{2}C_{3}$, последней формуле придадим вид

$$\mathcal{M}_{k} = 2\mu\tau C_{1}\left(\omega_{1} + \frac{1}{2}\int_{\omega}d\omega\right) = 2\mu\tau C_{1}\left(\omega_{1} + \frac{1}{2}\int_{l}\delta\left(l\right)dl\right). \quad (7.41)$$

В правой части (7.41) выражение внутри скобок представляет собой площадь, ограниченную средним контуром L, поэтому формулу (7.41) перепишем в виде

$$\mathcal{M}_{k} = 2\mu \tau C_{1} \omega, \tag{7.42}$$

где

$$\omega = \omega_1 + \frac{1}{2} \int \delta(l) dl.$$

С другой стороны, на основании (7.32) имеем

$$-\oint_{\mathcal{L}} \frac{0-C_1}{\mathfrak{d}(l)} dl = 2\omega. \tag{7.43}$$

Исключим C_1 из формул (7.42) и (7.43), тогда

$$M_{h} = \frac{4\mu\tau\omega^{2}}{I} , \qquad (7.44)$$

где

$$I = \int \frac{dl}{\delta(l)}.$$

Формула (7.44) дана Бредтом.

Из сравнения формул (7.39) и (7.42) найдем

$$T = \frac{M_k}{2\omega\delta(t)}.$$

Эта формула также принадлежит Бредту.

б. Гидродинамическая аналогия Буссинеска. Рассмотрим ламинарное движение вязкой жидкости по призматической трубе с поперечным сечением, совпадающим с поперечным сечением призматического тела, кручение которого исследуется. Обозначим ось трубы через ox_3 . Скорость $v(x_1, x_2)$ текущей по трубе жидкости должна удовлетворять уравнению Пуассона

$$\frac{\partial^2 v}{\partial x_5^2} + \frac{\partial^2 v}{\partial x_2^2} = \frac{1}{\psi_0} \frac{\partial p}{\partial x_3},\tag{7.45}$$

где $\frac{\partial p}{\partial x_3}$ — падение гидродинамического давления по оси трубы, принимаемое постоянным.

На стенках трубы нмеем условие Рейнольдса

$$v = 0. (7.46)$$

Таким образом, контурное условие (7.46) тождественно совпадает с контурным условием для функции Ф.

Если положить $v=k\Phi$, тогда дифференциальное уравнение (7.15) совпадает с (7.45). Внесем $v=k\Phi$ в уравнение (7.45) и полученное уравнение сравним с уравнением (7.15); тогда

$$k = \frac{-\frac{\partial p}{\partial x_3}}{2u_0}$$

И

$$v = \frac{-\frac{\partial p}{\partial x_3}}{2u_0} \Phi.$$

§ 64. Комплексная функция кручения

Часто бывает удобно для решения задачи кручения вводить функцию F(z) комплексного переменного $z=x_1+ix_2$, связанную с функцией кручения $\phi(x_1, x_2)$ и с сопряженной с ней функцией $\psi(x_1, x_2)$, в виде

$$iF(z) = \varphi + i\frac{\pi}{2}. \tag{7.47}$$

Функция F(z), очевидно, голоморфна в области, занятой любым полеречным сечением тела.

В силу (7.11) для многосвязной области граничные условия, которым должна удовлетворять функция F(z), примут вид

$$F(t) + \overline{F(t)} = t\overline{t} + C_{,,} \tag{7.48}$$

где t — аффикс точки; C_v — постоянные, одну из которых можно фиксировать произвольно, а остальные подлежат определению.

В случае односвязной области будем иметь

$$F(t) + \overline{F(t)} = t\overline{t} + C. \tag{7.49}$$

На основании формул (7.2)

$$\sigma_{31}-i\sigma_{32}=\mu\tau\left(\frac{\partial\varphi}{\partial x_1}-i\frac{\partial\varphi}{\partial x_2}-x_2-ix_1\right),$$

откуда, учитывая, что $\frac{\partial \varphi}{\partial x_2} = -\frac{\partial \psi}{\partial x_1}$, окончательно получни

$$\sigma_{31} - i\sigma_{32} = \mu \tau i \left[F'(z) - \overline{z} \right]. \tag{7.50}$$

Жесткость при кручении призматического тела определяется по формуле (7.9), которой придадим вид

$$D = \mu \int_{\omega} (x_1^2 + x_2^2) d\omega - \mu \int_{\omega} \left[\frac{\partial (x_2 \varphi)}{\partial x_1} - \frac{\partial (x_1 \varphi)}{\partial x_2} \right] d\omega.$$

Применив ко второму интегралу формулу Гаусса — Остроградского и введя обозначение $I_0 = \int\limits_{\Omega} (x_1^2 + x_2^2) \, d\omega$, получим

$$D = \mu \left[I_0 - \int_{L} \varphi(x_1 dx_1 + x_2 dx_2) \right],$$

здесь I_0 — полярный момент инерции площади поперечного сечения. На основании формулы (7.47) и принимая во внимание, что $x_1 dx_1 + x_2 dx_2 = \frac{1}{2} d(\overline{tt})$, последней формуле можно придать вид

$$D = \mu \left[I_0 - \frac{i}{4} \int_{T} \left(F(t) - \overline{F(t)} \right) d\left(t\overline{t}\right) \right].$$

Если поперечное сечение призматического тела представляет многосвязную область, то последняя формула примет вид

$$D = \mu \left[I_0 - \frac{i}{4} \sum_{j=0}^{m} \int_{L_j} \left(F(t) - \overline{F(t)} \right) d\left(t\overline{t}\right) \right]. \tag{7.51}$$

Здесь интегрирование ведется по всем контурам L_0 , L_1 , ..., L_m , обход которых таков, что область остается слева.

§ 65. Решение частных задач кручения

Приведем несколько примеров решення частных задач кручения призматических брусьев.

а) Призматический брус эллиптического профиля. Функция напряжения Прандтля $\Phi(x_1, x_2)$ должна быть постоянной на эллипсе

$$\frac{x_1^2}{a^2} + \frac{x_2^2}{b^2} = 1.$$

Функция $\Phi(x_1, x_2)$, удовлетворяющая граничному условию, может быть представлена в виде

$$\Phi(x_1, x_2) = A\left(\frac{x_1^2}{a^2} + \frac{x_2^2}{b^2}\right), \tag{7.52}$$

где A — неизвестная постоянная.

Кроме того, функция $\Phi(x_1, x_2)$ внутри эллипса должна удовлетворять уравнению Пуассона; следовательно, для определения величины A получим соотношение

$$2A\left(\frac{1}{a^2} + \frac{1}{b^2}\right) = -2,$$

откуда найдем

$$A = -\frac{a^2b^2}{a^2+b^2}$$
.

Тогда

$$\Phi(x_1, x_2) = -\frac{b^2 x_1^2 + a^2 x_2^2}{a^2 + b^2}.$$
 (7.53)

Подставляя (7.53) в соотношения (7.14), для напряжений σ_{31} и σ_{32} получим формулы

$$d_{31} = -\frac{2a^2\mu\tau}{a^2 + b^2} x_2;$$

$$d_{32} = \frac{2b^2\mu\tau}{a^2 + b^2} x_1.$$

б) Призматический брус, сечение которого представляет равносторонний треугольник (рис. 32). Уравнения сторон равностороннего треугольника с высотой h будут

$$x_2 = 0; \quad x_2 = -\sqrt{3}x_1 + h; \quad x_2 = \sqrt{3}x_1 + h.$$

На этих сторонах функция $\Phi(x_1, x_2)$ должна быть постоянной. Это, так же как и в первой задаче, наводит нас на мысль представить функцию в виде

$$\Phi(x_1, x_2) = Ax_2[(x_2 - h) + \sqrt{3}x_1][(x_2 - h) - \sqrt{3}x_1]. \quad (7.54)$$

Эта функция на сторонах треугольника равна нулю. Кроме того, функция $\Phi(x_1, x_2)$ внутри треугольника должна удовлетворять уравнению Пуассона. Отсюда находим, что $A = \frac{1}{2\hbar}$. Окончательно получим

$$\Phi(x_1, x_2) = \frac{1}{2h} x_2 \left[(x_2 - h)^2 - 3x_1^2 \right].$$

Из формул (7.14) найдем

$$\sigma_{13} = \frac{\mu \tau}{2\hbar} \left[3 \left(x_2^2 - x_1^2 \right) + h \left(h - 4x_2 \right) \right]; \quad \sigma_{23} = \frac{3\mu \tau}{\hbar} x_1 x_2.$$

в) Круглый призматический брус с полукруглой продольной выточкой (рис. 33). Уравнение контура сечения будет

$$(x_1-b)^2+x_2^2-b^2=0$$
, $x_1^2+x_2^2-a^2=0$.

Функцию напряжения, которая на контуре должна быть равна нулю, ищем в внде

$$\Phi(x_1, x_2) = \frac{A}{x_1^2 + x_2^2} \left[(x_1 - b)^2 + x_2^2 - b \right] (x_1^2 + x_2^2 - a^2)$$

или

$$\Phi(x_1, x_2) = A\left(x_1^2 + x_2^2 - a^2 - 2bx_1 + \frac{2ba^2x_1}{x_1^2 + x_2^2}\right).$$

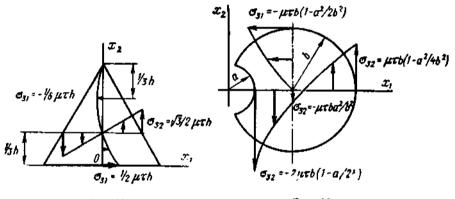


Рис. 32

Рнс. 33

Кроме того, функция $\Phi(x_1, x_2)$ внутри упомянутого контура должна удовлетворять уравнению (7.15). Тогда найдем, что A = -1/2. Следовательно,

$$\Phi(x_1, x_2) = -\frac{1}{2} \left[x_1^2 + x_2^2 - a^2 - 2bx_1 \left(\frac{a^2}{x_1^2 + x_2^2} - 1 \right) \right].$$

Согласно формулам (7.14) имеем

$$\begin{split} \sigma_{31} &= -\mu\tau \left[1 - \frac{2ba^2x_1}{\left(x_1^2 + x_2^2 \right)^2} \right] x_2, \\ \sigma_{32} &= \mu\tau \left[(x_1 - b) + \frac{a^2b}{x_1^2 + x_2^2} \left(1 - \frac{2x_1^2}{x_1^2 + x_2^2} \right) \right]. \end{split}$$

г) Призматнческий брус с профилем в виде прямоугольника. Чтобы найти решение задачи кручения указанного бруса, определим гармоническую функцию $\psi(x_1, x_2)$, которая на границах $x_1 = \pm a$; $x_2 = \pm b$ прямоугольника принимает значение $\frac{1}{2}(x_1^2 + x_2^2)$.

Искомую функцию $\psi(x_1, x_2)$ представим в виде суммы двух гармонических функций

$$a^2 + \frac{1}{2}(x_2^2 - x_1^2)$$
 if $q(x_1, x_2)$,

т. е.

$$\psi(x_1, x_2) = a^2 + \frac{1}{2} (x_2^2 - x_1^2) + q(x_1, x_2).$$
 (7.55)

Введенная новая гармоническая функция $q(x_1, x_2)$ на грапице прямоугольника должна удовлетворять условиям

$$q(\pm a, x_2) = 0, \quad q(x_1, \pm b) = x_1^2 - a^2.$$
 (7.56)

Гармоническую функцию $q(x_i, x_2)$ возьмем в виде ряда

$$q(x_1, x_2) = \sum_{n=0}^{\infty} \alpha_n \cosh(\beta_n x_2) \cos(\beta_n x_1). \tag{7.57}$$

Учитывая (7.57) в граничных условиях (7.56), получим

$$\beta_n = \left(n + \frac{1}{2}\right) \frac{\pi}{a},$$

$$x_1^2 - a^2 = \sum_{n=0}^{\infty} \alpha_n \operatorname{ch}(\beta_n b) \cos(\beta_n x_1).$$

Из второго соотношения находим

$$\alpha_n = \frac{1}{a \operatorname{ch} (\beta_n b)} \int_{-a}^{a} (x_1^2 - a^2) \cos(\beta_n x_1) dx_1 = -\frac{4}{a \beta_n^3} \frac{\sin(\beta_n a)}{\operatorname{ch} (\beta_n b)}.$$

В результате имеем

$$\psi(x_1x_2) = a^2 + \frac{1}{2} \left(x_2^2 - x_1^2\right) - \frac{32a^2}{\pi^3} \sum_{n=0}^{\infty} \frac{(-1)^n}{(2n+1)^3} \frac{\operatorname{ch}(2n+1) \frac{\pi}{2a} x_2}{\operatorname{ch}(2n+1) \frac{\pi}{2a} b} \cos(2n+1) \frac{\pi}{2a} x_1.$$

Теперь компоненты тензора напряжений могут быть вычислены по формулам (7.12).

д) Призматическое тело круглого сечения с круглым эксцентричным отверстием. Обозначим через S область, занятую каким-

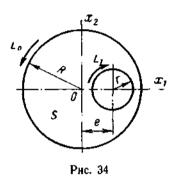
либо поперечным сечением тела, ограниченную извне окружностью L_0 радиуса R, а изнутри — окружностью L_1 радиуса r; аффикс центра этой окружности назовем e (рис. 34). Для данного случая граничные условия (7.48) примут вид

$$F(t) + \overline{F(t)} = t\overline{t} + C_0 \text{ at } L_0, \tag{7.58}$$

$$F(t) + \overline{F(t)} = t\overline{t} + C_1 \text{ Ha } L_1. \tag{7.59}$$

Так как на L_0 имеем $t\bar{t}=R^2$ и постоянную C_0 можем выбрать равной — R^2 , условне (7.58) запишется в виде

$$F(t) + \overline{F(t)} = 0$$
 na L_0 ; (7.60)



на L_1 выражение для $t\bar{t}$ может быть записано следующим образом:

$$t\overline{t} = (e + re^{i\theta})(e + re^{-i\theta}) =$$

$$= er\left\{\frac{t - e}{r} + \frac{r}{t - e}\right\} + e^2 + r^2,$$

тогда на L_1 будем иметь

$$F(t) + \overline{F(t)} = er\left\{\frac{t-e}{r} + \frac{r}{t-e}\right\} + d_0.$$
 (7.61)

Здесь $d_0 = e^2 + r^2 + C_1$.

Решение задачи ищем в виде

$$F(z) = \sum_{k=0}^{\infty} a_k \left(\frac{z}{R}\right)^k + \sum_{k=1}^{\infty} b_k \left(\frac{r}{z-e}\right)^k, \qquad (7.62)$$

где первый ряд представляет собой голоморфную функцию внутри L_0 , а второй ряд — голоморфную функцию вне L_1 . Коэффициенты a_k п b_k предполагаются вещественными.

Подставим граничные значения функции F(z) в условия (7.58) и (7.59), тогда

$$\sum_{k=0}^{\infty} a_k \left(\frac{t}{R}\right)^k + \sum_{k=1}^{\infty} b_k \left(\frac{r}{t-e}\right)^k + \sum_{k=0}^{\infty} a_k \left(\frac{R}{t}\right)^k + \sum_{k=1}^{\infty} b_k \left(\frac{r}{\overline{t-e}}\right)^k = 0.$$

$$\sum_{k=1}^{\infty} a_k \left(\frac{t}{R}\right)^k + \sum_{k=1}^{\infty} b_k \left(\frac{r}{t-e}\right)^k + \sum_{k=0}^{\infty} a_k \left(\frac{\overline{t}}{R}\right)^k + \dots$$
(7.63)

$$+\sum_{k=1}^{\infty}b_k\left(\frac{r}{t-e}\right)^k=er\left\{\frac{t-e}{r}+\frac{r}{t-e}\right\}+d_0. \tag{7.64}$$

Преобразуем второе слагаемое, входящее в условие (7.63), тогда

$$\begin{split} \sum_{k=1}^{\infty} b_k \left(\frac{r}{t-e}\right)^k &= \sum_{k=1}^{\infty} b_k \left(\frac{r}{R}\right)^k \left(\frac{R}{t}\right)^k \frac{1}{\left(1-\frac{e}{t}\right)^k} = \\ &= \sum_{k=1}^{\infty} b_k \left(\frac{r}{R}\right)^k \left(\frac{R}{t}\right)^k \sum_{\nu=0}^{\infty} (-1)C_{-k}^{\nu} \left(\frac{e}{t}\right)^{\nu} = \\ &= \sum_{k=1}^{\infty} b_k \left(\frac{r}{R}\right)^k \sum_{\nu=0}^{\infty} (-1)^{\nu} C_{-k}^{\nu} \left(\frac{e}{R}\right)^{\nu} \left(\frac{R}{t}\right)^{k+\nu}, \end{split}$$

где $C_{-k}^{\nu} = (-1)^{\nu} C_{k+\nu-1}^{\nu}$.

Введем вместо индекса ν новый индекс $n = k + \nu$, тогда

$$\sum_{k=1}^{\infty} b_k \left(\frac{r}{t-e}\right)^k = \sum_{k=1}^{\infty} b_k \left(\frac{r}{R}\right)^k \sum_{n=k}^{\infty} (-1)^{n-k} C_{-k}^{n-k} \left(\frac{e}{R}\right)^{n-k} \left(\frac{R}{t}\right)^n.$$

Здесь двойное суммирование ведется по целочисленным точкам угла ABC (рис. 35).

Меняя в последней двойной сумме порядок суммирования, найдем

$$\sum_{k=1}^{\infty} b_k \left(\frac{r}{t-e} \right)^k = \sum_{n=1}^{\infty} B_n \left(\frac{R}{t} \right)^n, \tag{7.65}$$

где

$$B_n = \sum_{k=1}^{n} (-1)^{n-k} \left(\frac{r}{R}\right)^k \left(\frac{e}{R}\right)^{n-k} C_{-k}^{n-k} b_k. \tag{7.66}$$

Очевидио,

$$\sum_{k=1}^{\infty} b_k \left(\frac{r}{\overline{t} - e} \right)^k = \sum_{k=1}^{\infty} \overline{b_k \left(\frac{r}{\overline{t} - e} \right)^k} = \sum_{n=1}^{\infty} B_n \left(\frac{t}{R} \right)^n. \tag{7.67}$$

Учитывая в условии (7.63) разложение (7.65), получим $a_0 = 0$ и бесконечную систему линейных уравнений

$$a_n + B_n = 0 \ (n = 1, 2, ...).$$
 (7.68)

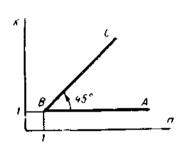
Для получения второй бесконечной системы личейных уравнений преобразуем первое слагаемое, входящее в условие (7.64), тогда

$$\sum_{k=0}^{\infty} a_k \left(\frac{t}{R}\right)^k = \sum_{k=0}^{\infty} a_k \left(\frac{t-e}{R} + \frac{e}{R}\right)^k =$$

$$= \sum_{k=0}^{\infty} a_k \sum_{n=0}^{k} C_k^n \left(\frac{r}{R}\right)^n \left(\frac{e}{R}\right)^{k-n} \left(\frac{t-e}{r}\right)^n.$$

Здесь двойное суммирование ведется по целочисленным точкам угла АОВ (рис. 36). Меняя порядок суммирования, будем иметь

$$\sum_{k=0}^{\infty} a_k \left(\frac{t}{R}\right)^k = \sum_{n=0}^{\infty} A_n \left(\frac{t-e}{r}\right)^n, \tag{7.69}$$



0 45°

Рис. 35

Рис. 36

где

$$A_n = \left(\frac{r}{R}\right)^n \sum_{k=1}^{\infty} C_k^n \left(\frac{e}{R}\right)^{k-n} a_k. \tag{7.70}$$

Очевидно,

$$\sum_{k=0}^{\infty} a_k \left(\frac{\overline{t}}{R}\right)^k = \sum_{n=0}^{\infty} A_n \left(\frac{r}{t-e}\right)^n. \tag{7.71}$$

Тогда условие (7.64) примет вид

$$\sum_{n=1}^{\infty} \left\{ (A_n + b_n) \left[\left(\frac{t-e}{r} \right)^n + \left(\frac{r}{t-e} \right)^n \right] \right\} + 2A_0 =$$

$$= er \left\{ \frac{t-e}{r} + \frac{r}{t-e} \right\} + d_0.$$

Отсюда

$$A_0 = \frac{d_0}{2}$$
 или $\sum_{k=1}^{\infty} \left(\frac{e}{R}\right)^k a_k = \frac{d_0}{2}$, (7.72)

$$A_n + b_n = er \varepsilon_n \ (n = 1, 2, 3, \ldots),$$
 (7.73)

где $\epsilon_1 = 1$ и $\epsilon_n = 0$ при n = 2, 3, 4,...

На основании теоремы существования и единственности решения задач теории упругости можем сделать заключение, что совокупность двух бесконечных систем линейных уравнений (7.68), (7.73) имеет решение и притом оно единственное и ограниченное приближенным ее решением будет решение двух конечных систем, причем число этих уравнений должно фиксироваться в зависимости от параметра, характеризующего близость контуров сечения, и от требуемой точности расчета. После определения корней уравнений (7.68) и (7.73) из соотношения (7.72) определится постоянная C_1 .

Для иллюстрации решения рассмотрим числовой пример. Возымем из уравнений (7.68) и (7.73) по три первых уравнения, тогда

$$a_{1} + \frac{r}{R} b_{1} = 0,$$

$$a_{2} + \frac{r}{R} \frac{e}{R} b_{3} + \left(\frac{r}{R}\right)^{2} b_{2} = 0,$$

$$a_{3} + \frac{r}{R} \left(\frac{e}{R}\right)^{2} b_{1} + 2\left(\frac{r}{R}\right)^{2} \frac{e}{R} b_{2} + \left(\frac{r}{R}\right)^{3} b_{3} = 0,$$

$$\frac{r}{R} a_{1} + 2 \frac{r}{R} \frac{e}{R} a_{2} + 3 \frac{r}{R} \left(\frac{e}{R}\right)^{2} a_{3} + b_{1} = \frac{e}{R} \frac{r}{R} R^{2},$$

$$\left(\frac{r}{R}\right)^{2} a_{2} + 3 \left(\frac{r}{R}\right)^{2} \frac{e}{R} a_{3} + b_{2} = 0,$$

$$\left(\frac{r}{R}\right)^{3} a_{3} + b_{3} = 0.$$
(7.74)

Из первых трех уравнений этой системы имеем

$$b_{1} = -\frac{R}{r} a_{3}; \ b_{2} = -\left(\frac{R}{r}\right)^{2} \left(a_{2} - \frac{e}{R} a_{1}\right);$$

$$b_{3} = -\left(\frac{R}{r}\right)^{3} \left\{a_{3} - \left(\frac{e}{R}\right)^{2} a_{1} - 2\frac{e}{R} \left(a_{2} - \frac{e}{R} a_{1}\right)\right\};$$

тогда три последних уравнения системы (7.74) примут вид

$$\left(\frac{r}{R} - \frac{R}{r}\right) a_1 + 2 \frac{r}{R} \frac{e}{R} a_2 + 3 \frac{r}{R} \left(\frac{e}{R}\right)^2 a_3 = \frac{e}{R} \frac{r}{R} R^2,
\frac{e}{R} \left(\frac{R}{r}\right)^2 a_1 + \left[\left(\frac{r}{R}\right)^2 - \left(\frac{R}{r}\right)^2\right] a_2 + 3 \left(\frac{r}{R}\right)^2 \frac{e}{R} a_3 = 0,
- \left(\frac{R}{r}\right)^3 \left(\frac{e}{R}\right)^2 a_1 + 2 \left(\frac{R}{r}\right)^3 \frac{e}{R} a_2 + \left[\left(\frac{r}{R}\right)^3 - \left(\frac{R}{r}\right)^3\right] a_3 = 0.$$

При относительных размерах r/R = 0.2, e/R = 0.6 кории будуг

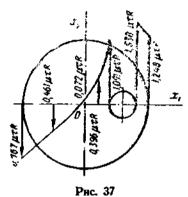
$$\begin{aligned} a_1 &= -0.262167 \cdot 10^{-1} R^2; & a_2 &= -0.157831 \cdot 10^{-1} R^2; \\ a_3 &= -0.250176 \cdot 10^{-2} R^2; & b_1 &= 0.131084 R^2; \\ b_2 &= 0.125 \cdot 10^{-2} R^2; & b_3 &= 0.125 \cdot 10^{-4} R^2. \end{aligned}$$

Для разбираемого примера из (7.72) имеем $C_1 = -0.446929 R^2$. Значения величины

$$\Delta = \frac{F(t) + \overline{F(t)}}{\overline{t}t + C_0} \quad 100\%$$

для точек t=R, t=iR, t=-R окружности L_0 и величины

$$\Delta = \frac{F(t) + \overline{F(t)} - (t\overline{t} + C_1)}{t\overline{t} + C_1} 100\%,$$



для точек t=e+r н t=e-r окружности L_1 соответствению равны: 1,490%, 1,012%, —0,249%, 0,132%, —6,7%. Эти величины свидетельствуют о приемлемом выполнении граничных условий, следовательно, решение вполне эффективное.

На основанни формулы (7.50) вычислены значения касательных напряжений, действующих в точках оси x_t , н построена их эпюра (рис. 37). видно из эпюры, возмущение, внесенное отверстнем, носит местный рактер.

Определим теперь жесткость. Учитывая, что на L_0 н L_1 соответственно HMEEM $d(\overline{t}t) = dR^2 = 0$, $d(\overline{t}t) =$

$$= red\left(\frac{r}{t-e} + \frac{t-e}{r}\right), \text{ из формулы (7.51) получим}$$

$$D = \mu \frac{\pi R^4}{2} \left[1 - \left(\frac{r}{R}\right)^4 + 2\left(\frac{e}{R}\right)^2 \left(\frac{r}{R}\right)^2\right] - \frac{i}{4} \mu \oint_{L_1} \sum_{k=1}^{\infty} \left\{a_k \left[\left(\frac{t}{R}\right)^k - \left(\frac{t}{R}\right)^k\right] + b_k \left[\left(\frac{r}{t-e}\right)^k - \left(\frac{t-e}{r}\right)^k\right]\right\} \times d\left(\frac{r}{t-e} + \frac{t-e}{r}\right) \frac{r}{R} \frac{e}{R} R^2.$$

При помощи формулы (7.69) и теоремы Коши окончательно по-ЛУЧИМ

$$D = \mu \frac{\pi R^4}{2} \left[1 - \left(\frac{r}{R} \right)^4 + 2 \left(\frac{e}{R} \right)^2 + \left(\frac{r}{R} \right)^2 \right] + \pi \left(A_1 - b_1 \right) \frac{r}{R} \frac{e}{R} R^2 \mu.$$

Для рассматриваемого примера $D=1,559 \mu R^4$, тогда

$$\tau = \frac{M_k}{D} = 0.641 \frac{M_k}{\mu R^4}$$
.

Здесь M_k — заданный крутящий момент.

§ 66. Изгиб призматического тела, закрепленного одним концом

Пусть призматическое тело длиной l закреплено одним концом, а на свободном конце несет нагрузку, статически эквивалентную силе P, перпендикулярной к оси тела. Массовые силы и силы на боковой поверхности тела отсутствуют. Начало координат поместим в произвольной точке какого-либо сечения. При этом ось ox_3 направим параллельно оси тела, а ось ox_1 — параллельно силе P (рис. 38). Сечение предполагается односвязным.

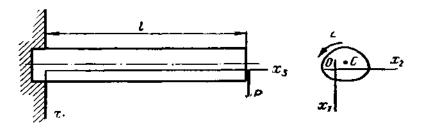


Рис. 38

Решение задачи дается в напряжениях полуобратным методом Сен-Венана. Исходя из физических соображений, примем

$$\sigma_{11} = \sigma_{22} = \sigma_{12} = 0,$$
 (7.75)

$$\sigma_{33} = P(ax_1 + bx_2 + e)(1 - x_3);$$
 (7..76)

компоненты же тензора напряжений σ_{31} и σ_{32} должны быть определены. Ниже покажем, что коэффициенты a, b, e однозначно определяются формой и размерами поперечного сечения тела и выбором системы координат.

Компоненты тензора напряжений σ_{33} , σ_{31} и σ_{22} в сечении x_3 в данной задаче должны удовлетворять условням равновесия

$$\int_{\omega} \sigma_{31} d\omega - P = 0, \quad \int_{\omega} \sigma_{32} d\omega = 0, \quad \int_{\omega} (x_1 \sigma_{32} - x_2 \sigma_{31}) d\omega = 0, \quad (7.77)$$

$$\int_{\omega} \sigma_{33} d\omega = 0, \quad \int_{\omega} \sigma_{33} x_2 d\omega = 0, \quad \int_{\omega} \sigma_{33} x_1 d\omega + P(l - x_3) = 0. \quad (7.78)$$

Подставим выражение (7.76) в условия (7.78); тогда для коэффициентов a, b и e получим систему трех линейных уравнений

$$aS_2 + bS_1 + ew = 0,$$

 $aI_{12} + bI_{11} + eS_1 = 0,$ (7.79)
 $aI_{22} + bI_{12} + eS_2 = -1,$

где I_{11} , I_{22} , I_{12} , S_1 и S_2 — моменты инерции и статические моменты площади поперечного сечения тела относительно осей x_1 , x_2 , а ω — площадь сечения.

Корни системы (7.79) будут

$$a = -\frac{I_{11}\omega - S_1^2}{B}, \quad b = \frac{I_{12}\omega - S_1S_2}{B},$$

$$e = \frac{I_{11}S_2 - I_{12}S_1}{B},$$
(7.80)

причем

$$B = \begin{bmatrix} I_{22} & I_{12} & S_2 \\ I_{12} & I_{11} & S_1 \\ S_2 & S_1 & \omega \end{bmatrix}.$$

На основании формул $S_1 = \omega x_{2c}$, $S_2 = \omega x_{1c}$ формуле для коэффициента e придадим вид

$$e = -ax_{1\tilde{c}} - bx_{2c}. (7.81)$$

Здесь x_{1c} , x_{2c} — координаты центра тяжести площади поперечного сечения.

Подставив (7.75) и (7.76) в дифференциальные уравнения равновесия, с учетом $F_i = 0$ получим

$$\frac{\partial \sigma_{31}}{\partial x_3} = 0, \quad \frac{\partial \sigma_{32}}{\partial x_3} = 0, \tag{7.82}$$

$$\frac{\partial \sigma_{31}}{\partial x_1} + \frac{\partial \sigma_{32}}{\partial x_2} - P(ax_1 + bx_2 + e) = 0. \tag{7.83}$$

Из (7.82) следует, что σ_{31} и σ_{32} не зависят от координаты x_3 , следовательно, они одинаково распределены во всех поперечных сечениях.

Уравнению (7.83) придадим вид

$$\frac{\partial}{\partial x_1} \left[a_{31} - \frac{1}{2} P \left(a x_1^2 + e x_1 \right) \right] + \frac{\partial}{\partial x_2} \left[a_{32} - \frac{1}{2} P \left(b x_2^2 + e x_2 \right) \right] = 0. \quad (7.84)$$

Из этого уравнения следует, что существует функция $\chi(x_1, x_2)$, связанная с σ_{01} и σ_{32} равенствами

$$\sigma_{31} = \frac{P}{2} \left(\frac{\partial \chi}{\partial x_2} + a x_1^2 + e x_1 \right),$$

$$\sigma_{32} = \frac{P}{2} \left(-\frac{\partial \chi}{\partial x_1} + b x_2^2 + e x_2 \right).$$
(7.85)

Действительно, при подстановке (7.85) в равенство (7.84) последнее удовлетворяется тождественно.

Выведем условия, которым должна удовлетворять функция $\chi(x_1, x_2)$. Для этого подчиним (7.75), (7.76) и (7.85) соотношенням

Бельтрами — Митчелла и граничному условию на боковой поверхности тела.

Из шести соотношений Бельтрами — Митчелла четыре соотношения удовлетворяются тождественно, а два соотношения приводят к уравнениям

$$\frac{\partial}{\partial x_2} (\Delta \chi) = -\frac{2v}{1+v} a,$$
$$\frac{\partial}{\partial x_1} (\Delta \chi) = \frac{2v}{1+v} b,$$

откуда

$$d(\Delta \chi) = \left(-\frac{2v}{1+v}a\right)dx_2 + \frac{2v}{1+v}bdx_1.$$

Тогда

$$\Delta \chi = \frac{2v}{1+v} (bx_1 - ax_2) - 2C. \tag{7.86}$$

Здесь C — постоянная интегрирования, которая должна быть определена.

Условия отсутствия на боковой поверхности тела нагрузки в данном случае дают

$$\sigma_{31}n_1 + \sigma_{32}n_2 = 0$$
 Ha L . (7.87)

Учитывая формулы (7.85), а также формулы (6.27), из (7.87) будем иметь граничное условие для функции $\chi(x_1, x_2)$ на L

$$\frac{\partial \chi}{\partial t} = \left(bx_2^2 + ex_2\right) \frac{dx_1}{dt} - \left(ax_1^2 + ex_1\right) \frac{dx_2}{dt} . \tag{7.88}$$

Затем задачу (7.86), (7.88) заменим двумя задачами; для этого функцию $\chi(x_i, x_2)$ представим следующим образом:

$$\chi = \Psi + C\Phi, \tag{7.89}$$

где Ψ и Φ — новые функции, подлежащие определению.

Подставляя последнее соотношение в (7.86) и (7.88), задачу (7.86), (7.88) разобьем на две следующие задачн:

$$\Delta \Phi = -2, \tag{7.90}$$

$$\frac{\partial \Phi}{\partial l} = 0$$
 Ha L ,

$$\Delta \Psi = \frac{2v}{1+v}(bx_1 - ax_2), \tag{7.91}$$

$$\frac{\partial \Psi}{\partial l} = (bx_2^2 + ex_2) \frac{dx_1}{dl} - (ax_1^2 + ex_1) \frac{dx_2}{dl} \text{ Ha } L.$$

Следовательно, функция Ф представляет собой функцию напряжения Прандтля.

Таким образом, задача [(7.86), (7.88)] о поперечном изгибе призматического тела разбита на задачу (7.90) о его кручении и задачу

(7.91) об отыскании вспомогательной функции **Ч**, называемой функцией изгиба.

Для одпосвязных поперечных сечений граничные условия на L

приводятся к виду

$$\Phi = 0, \tag{7.92}$$

$$\Psi = \int_{0}^{l} \left[(bx_{2}^{2} + ex_{2}) \frac{dx_{1}}{dl} - (ax_{1}^{2} + ex_{1}) \frac{dx_{2}}{dl} \right] dl.$$
 (7.93)

Легко убедиться, что при полном обходе контура L значение интеграла (7.93) равно нулю. Действительно, взяв интеграл (7.93) по замкнутому контуру поперечного сечения и применяя к нему формулу Гаусса — Остроградского, а также учитывая первое уравнение системы (7.79), получим

$$\Psi = \int_{\mathcal{L}} \left\{ \left[(bx_2^2 + ex_2) \right] dx_1 + \left[-(ax_1^2 + ex_1) \right] dx_2 \right\} =$$

$$= -2 \int_{\omega} (ax_1 + bx_2 + e) dw = -2 (aS_2 + bS_1 + e\omega) = 0. \quad (7.94)$$

Аналогичным образом можно также убедиться, что при полном обходе контура L значение интеграла (7.88) равно нулю. Это положение и равенство (7.94) в дальнейшем будут использованы.

Нетрудно проверить, что найденные компоненты тензора напряжений σ_{31} и σ_{32} на конце $x_3 = l$ тождественно удовлетворяют первым двум условиям (7.77). Действительно,

$$\int_{\omega} \sigma_{31} d\omega = \int_{\omega} \frac{P}{2} \left(\frac{\partial \chi}{\partial x_2} + ax_1^2 + ex_1 \right) d\omega =$$

$$= \int_{\omega} \left\{ \frac{P}{2} \left(\frac{\partial \chi}{\partial x_2} + ax_1^2 + ex_1 \right) + \right.$$

$$\left. + x_1 \left[\frac{\partial \sigma_{31}}{\partial x_1} + \frac{\partial \sigma_{32}}{\partial x_2} - P(ax_1 + bx_2 + e) \right] \right\} d\omega$$

пли

$$\int_{\omega} \sigma_{31} d\omega = \frac{P}{2} \int_{\omega} \left\{ \frac{\partial}{\partial x_1} \left[x_1 \left(\frac{\partial \chi}{\partial x_2} + a x_1^2 + e x_1 \right) \right] + \frac{\partial}{\partial x_2} \left[x_1 \left(-\frac{\partial \chi}{\partial x_1} + b x_2^2 + e x_2 \right) \right] \right\} d\omega - P (a I_{22} + b I_{12} + e S_2).$$

Применяя формулу Гаусса — Остроградского и учитывая условие (7.88), а также третье уравнение (7.79), получим

$$\int_{\omega} \sigma_{31} d\omega = P.$$

$$\int\limits_{\omega}\mathrm{d}_{32}d\omega=0.$$

Третье же условие (7.77) позволяет определить входящую в (7.89) постоянную C. Подставив в это условие, согласно (7.85), значения σ_{31} и σ_{32} , получим

$$\begin{split} M_3 &= \int\limits_{\omega} \left(x_1 \sigma_{32} - x_2 \sigma_{31} \right) d\omega = \frac{P}{2} \int\limits_{\omega} \left[-\left(x_1 \frac{\partial \chi}{\partial x_1} + x_2 \frac{\partial \chi}{\partial x_2} \right) + \right. \\ &+ \left(b x_2 - a x_1 \right) x_1 x_2 \right] d\omega = -\frac{P}{2} \int\limits_{\omega} \left[\frac{\partial \left(x_1 \gamma \right)}{\partial x_1} + \frac{\partial \left(x_2 \gamma \right)}{\partial x_2} \right] d\omega + \\ &+ P \int\limits_{\omega} \chi d\omega + \frac{1}{2} P \int\limits_{\omega} \left(b x_2 - a x_1 \right) x_1 x_2 d\omega \end{split}$$

или

$$\begin{split} M_{3} &= -\frac{P}{2} \int\limits_{L} \left[x_{1} dx_{2} - x_{2} dx_{1} \right] \chi dl + P \int\limits_{\omega} \chi d\omega + \\ &+ \frac{P}{2} \int\limits_{\omega} \left(bx_{2} - ax_{1} \right) x_{1} x_{2} d\omega. \end{split}$$

Введем обозначение

$$\omega_{t} = \frac{1}{2} \int_{0}^{t} (x_{1} dx_{2} - x_{2} dx_{1}),$$

тогда

$$M_3 = -P \int_{l} \chi \frac{d\omega_l}{dl} dl + P \int_{\omega} \chi d\omega + \frac{P}{2} \int_{\omega} (bx_2 - ax_1) x_1 x_2 d\omega.$$

Произведя интегрирование по частям, найдем

$$M_3 = P \int_{-\infty}^{\infty} \omega_l \frac{\partial \chi}{\partial l} dl + P \int_{-\infty}^{\infty} \chi d\omega + \frac{P}{2} \int_{-\infty}^{\infty} (bx_2 - ax_1) x_1 x_2 d\omega. \quad (7.95)$$

Учитывая в (7.95) формулы (7.88), (7.89), будем иметь

$$M_{3} = P\left\{C\int_{\omega} \Phi d\omega + \int_{\omega} \Psi d\omega + \frac{1}{2}\int_{\omega} (bx_{2} - ax_{1})x_{1}x_{2}d\omega + \int_{L} \left[(bx_{2}^{2} + ex_{2})\frac{dx_{1}}{dt} - (ax_{1}^{2} + ex_{1})\frac{dx_{2}}{dt}\right]\omega_{t}dt\right\}.$$
(7.96)

Из условия $M_3 = 0$ следует

$$C = -\frac{\int\limits_{\omega} \Psi d\omega + \int\limits_{\omega} (bx_2 - ax_1) x_1 x_2 d\omega + \int\limits_{z} Qdl}{\int\limits_{\omega} \Phi d\omega}, \qquad (7.97)$$

где

$$Q = \left[(bx_2^2 + ex_2) \frac{dx_1}{dl} - (ax_1^2 + ex_1) \frac{dx_2}{dl} \right] \omega_l.$$
 (7.98)

Если в качестве координатных осей взять главные центральные оси, то $S_1 = S_2 = I_{12} = 0$. Следовательно, из формул (7.80) получим $a = -\frac{1}{I_{22}}$; b = e = 0. В этом случае вышеприведенные формулы заметно упрощаются.

§ 67. Центр изгиба

По формулам закона Гука (4.50) компоненты тензора деформаций, соответствующие компонентам тензора напряжений (7.75), (7.76) и (7.85), равны

$$e_{11} = e_{22} = -\frac{vP}{E} (ax_1 + bx_2 + e) (l - x_3), \quad e_{12} = 0,$$

$$e_{33} = \frac{P}{E} (ax_1 + bx_2 + e) (l - x_3),$$

$$e_{31} = \frac{(v+1)P}{2E} \left(\frac{\partial \chi}{\partial x_2} + ax_1^2 + ex_1 \right),$$

$$e_{32} = \frac{(1+v)P}{2E} \left(-\frac{\partial \chi}{\partial x_1} + bx_2^2 + ex_2 \right).$$
(7.99)

На основанни формул (3.27) угол поворота элемента тела вокруг оси ox_3 будет

$$\omega_3 = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_2}{\partial x_1} - \frac{\partial u_1}{\partial x_2} \right).$$

В силу этой формулы и формул (3.26) найдем

$$\frac{\partial \omega_3}{\partial x_1} = \frac{\partial e_{12}}{\partial x_1} - \frac{\partial e_{11}}{\partial x_2} , \quad \frac{\partial \omega_3}{\partial x_2} = \frac{\partial e_{22}}{\partial x_1} - \frac{\partial e_{12}}{\partial x_2} , \quad \frac{\partial \omega_3}{\partial x_3} = \frac{\partial e_{23}}{\partial x_1} - \frac{\partial e_{31}}{\partial x_2} .$$

Аналогичным образом можно вывести подобные формулы для частных производных по координатам x_k от остальных углов поворота ω_1 и ω_2 . Величина $\frac{\partial \omega_3}{\partial x_3}$ представляет собой кручение волокон призматического тела, параллельных осн ∂x_3 .

Среднее значение кручения для всего поперечного сечения, обозначаемое через т, определяется формулой

$$\tau = \frac{1}{\omega} \int_{\omega} \frac{\partial \omega_3}{\partial x_3} d\omega = \frac{(1+v)P}{E} \left[C - \frac{v}{1+v} (bx_{1c} - ax_{sc}) \right]. \tag{7.100}$$

Таким образом, выясняется, что под действием поперечной силы, приложенной к свободному концу призматического тела, изгиб сопровождается кручением. Как видно из формулы (7.100), чтобы под действием упомянутой силы призматическое тело испытывало только изгиб без участия кручения, постоянную С следует определить формулой

$$C = \frac{v}{1+v} (bx_{1c} - ax_{2c}). \tag{7.101}$$

Подставляя (7.101) в формулу (7.96), для крутящего момента M_3 будем иметь

$$M_{3} = P\left\{\frac{\mathbf{v}}{1+\mathbf{v}}(bx_{1c} - ax_{2c})\int_{\omega} \Phi d\omega + \int_{\omega} \Psi d\omega + \frac{1}{2}\int_{\omega} (bx_{2} - ax_{1})x_{1}x_{2}d\omega + \int_{\ell} Qd\ell\right\}.$$
(7.102)

Чтобы изгиб тела не сопровождался кручением, необходимо, кроме силы P, действующей в точке o поперечного сечения, приложить к этому сечению еще крутящий момент M_3 , вычисляемый по формуле (7.102). Сложив силу P и крутящий момент M_3 , получим силу P, равную заданной силе, направленную параллельно ей и находящуюся на расстоянии x_2^0 , которое определяется по формуле

$$x_{2}^{0} = -\frac{M_{3}}{P} = \frac{v}{1+v} \left(-bx_{1c} + ax_{2c}\right) \int_{\omega} \Phi d\omega - \int_{\omega} \Psi d\omega - \frac{1}{2} \int_{\omega} (bx_{2} - ax_{1})x_{1}x_{2}d\omega - \int_{\omega} Q_{\bullet}dl.$$
 (7.103)

Допустим теперь, что поперечная сила P, приложенная в начале координат, направлена вдоль осн ox_2 . Рассуждая аналогичным образом, получим силу P, равную заданной, направленную параллельно ей и находящуюся на расстоянин x_1^0 , которое определяется по формуле

$$x_{1}^{0} = -\frac{v}{1+v} (a_{*}x_{2c} - b_{*}x_{1c}) \int_{\omega} \Phi d\omega + \int_{\omega} \Psi_{*}d\omega + \frac{1}{2} \int_{\omega} (b_{*}x_{2} - a_{*}x_{1}) x_{1}x_{2}d\omega + \int_{L} Q_{*}dl,$$
 (7.104)

$$\text{ fre } Q_{\bullet} \! = \! \left[(b_{\bullet} x_2^2 \! + \! e_{\bullet} x_2) \, \frac{dx_1}{dl} - (a_{\bullet} x_1^2 \! + \! e_{\bullet} x_1) \, \frac{dx_2}{dl} \right] \omega_l.$$

В формуле (7.104) функция Ψ_{\star} удовлетворяет уравнению

$$\Delta \Psi_* = \frac{2v}{1+v} (b_* x_1 - a_* x_2) \tag{7.105}$$

и граничному условию

$$\Psi_{\star} = \int_{0}^{l} \left[(b_{\star} x_{2}^{2} + e_{\star} x_{2}) \frac{dx_{1}}{dl} - (a_{\star} x_{1}^{2} + e_{\star} x_{1}) \frac{dx_{2}}{dl} \right] dl. \quad (7.106)$$

В этих формулах

$$a_{\star} = \frac{I_{12}\omega - S_{1}S_{2}}{B}, \quad b_{\star} = \frac{S_{2}^{2} - \omega I_{22}}{B},$$

$$e_{\star} = \frac{I_{22}S_{1} - I_{12}S_{2}}{B} = -a_{\star}x_{1c} - b_{\star}x_{2c}.$$
(7.107)

Точка пересечения прямых $x_1 = x_1^0$, $x_2 = x_2^0$ называется центром изгиба.

Любая поперечная сила, приложенная к сечению свободного конца, проходящая через центр изгиба, вызывает изгиб без участия кручения. Чтобы определить положение центра изгиба, совершенно не обязательно решать задачу об изгибе призматического тела, достаточно решить задачу о его кручении. Следуя Новожилову, покажем, что выражения, входящие в (7.104) и (7.103), могут быть вычислены с помощью функции $\Phi(x_1, x_2)$. Для доказательства применим известную формулу Грина для функций Φ и Ψ ; в качестве контура интегрирования возьмем контур поперечного сечения тела

$$\int_{\mathbb{R}} \left(\Phi_{\Delta} \Psi - \Psi_{\Delta} \Phi \right) d\omega = \int_{I} \left(\Phi \frac{\partial \Psi}{\partial n} - \Psi \frac{\partial \Phi}{\partial n} \right) dl. \tag{7.108}$$

Учитывая первые уравнения (7.90), (7.91) и условие (7.92), вместо (7.108) будем иметь

$$\frac{2v}{1+v} \int_{\omega} (bx_1 - ax_2) \Phi d\omega + 2 \int_{\omega} \Psi d\omega = -\int_{L} \Psi \frac{\partial \Phi}{\partial n} dl. \quad (7.103)$$

На основании соотношений (7.13), (7.10) имеем

$$\frac{\partial \varphi}{\partial x_1} = x_2 + \frac{\partial \Phi}{\partial x_2}, \quad \frac{\partial \varphi}{\partial x_2} = -x_1 - \frac{\partial \Phi}{\partial x_1}. \tag{7.110}$$

Учитывая здесь формулы (6.27), найдем

$$\frac{\partial \Phi}{\partial n} = \frac{\partial \Phi}{\partial x_1} n_1 + \frac{\partial \Phi}{\partial x_2} n_2 = -\frac{\partial \varphi}{\partial l} - 2 \frac{d\omega_l}{dl}. \tag{7.111}$$

Подставив (7.111) в правую часть (7.109) и витегрируя по частям, с учетом второго соотношения (7.91) получим

$$\int \Psi \frac{\partial \Phi}{\partial n} dl = -\int \Psi \left(\frac{\partial \varphi}{\partial l} + 2 \frac{d\omega_{l}}{dl} \right) dl =$$

$$= \int_{L} (\varphi + 2\omega_{l}) \frac{\partial \Psi}{\partial l} dl = I + 2 \int_{L} Q dl, \qquad (7.112)$$

где $I = \int_{L} \{ [(bx_2^2 + ex_2)\varphi] dx_1 + [-(ax_1^2 + ex_1)\varphi] dx_2 \}.$

На основании формулы Гаусса — Остроградского имеем

$$I = -\int_{\omega} \left\{ \frac{\partial}{\partial x_1} \left[(ax_1^2 + ex_1) \varphi \right] + \frac{\partial}{\partial x_2} \left[bx_2^2 + ex_2 \right] \varphi \right\} d\omega,$$

нлн

$$\begin{split} I &= -2\int\limits_{\omega}\left(ax_1 + bx_2 + e\right)\phi d\omega - \\ &- \int\limits_{\omega}\left[\left(ax_1^2 + ex_1\right)\frac{\partial\varphi}{\partial x_1} + \left(bx_2^2 + ex_2\right)\frac{\partial\varphi}{\partial x_2}\right]d\omega. \end{split}$$

Подставим в эту формулу из (7.110) значения $\frac{\partial \varphi}{\partial x_1}$ и $\frac{\partial \varphi}{\partial x_2}$; тогда

$$I = -2\int_{\omega} (ax_1 + bx_2 + e) \varphi d\omega + \int_{\omega} (bx_2 - ax_1) x_1 x_2 d\omega +$$

$$+ \int_{\omega} \left\{ \frac{\partial \left[(bx_2^2 + ex_2) \Phi \right]}{\partial x_1} - \frac{\partial \left[(ax_1^2 + ex_1) \Phi \right]}{\partial x_2} \right\} d\omega.$$

Интегрируя третье слагаемое по частям и учитывая, что на контуре L функция $\Phi = 0$, убедимся, что оно обращается в нуль. Следовательно,

$$I = -2\int_{\omega} (ax_1 + bx_2 + e)\varphi d\omega + \int_{\omega} (bx_2 - ax_1)x_1x_2 d\omega. \quad (7.113)$$

Учитывая (7.112) и (7.113) в (7.109), а затем подставляя полученный результат в (7.103), окончательно получим формулу для координаты центра изгиба

$$x_{2}^{0} = -\int_{\omega} (ax_{1} + bx_{2} + e) \varphi d\omega + \frac{v}{1+v} \int_{\omega} [b(x_{1} - x_{1c}) - a(x_{2} - x_{2c})] \Phi d\omega.$$
 (7.114)

Аналогичным образом из (7.104) получим формулу для другой координаты центра изгиба

$$x_{1}^{0} = \int_{\omega}^{s} (a_{*}x_{1} + b_{*}x_{2} + e_{*}) \varphi d\omega - \frac{v}{1 + v} \int_{\omega} [b_{*}(x_{1} - x_{1c}) - a_{*}(x_{2} - x_{2c})] \Phi d\omega, \qquad (7.115)$$

Как вндно, в формулы для определения центра изгиба призматического тела с односвязным сечением входят функции ф и Ф, связанные только с решением задачи о кручении тела. Следует отметить, что если известиа одна из функций ф, Ф, то другая определится путем квадратур из (7.110).

В работе * выведены формулы для определения координат цент-

ра изгиба (x_1^0, x_2^0) в случае многосвязной области

$$\begin{split} x_1^0 &= \int\limits_{\omega} \left(a_* x_1 + b_* x_2 + e_* \right) \operatorname{Im} F\left(z \right) d\omega - \frac{v}{v+1} \left\{ \int\limits_{\omega} \left[b_* \left(x_1 - x_{1c} \right) - a_* \left(x_2 - x_{2c} \right) \right] \left(\operatorname{Re} F\left(z \right) - \frac{1}{2} \left(x_1^2 + x_2^2 \right) \right) d\omega + \right. \\ &+ \left[b_* \left(x_{1c}^0 - x_{1c} \right) - a_* \left(x_{2c}^0 - x_{2c} \right) \right] C_0 \omega_0 - \sum_{k=1}^n \left[b_* \left(x_{1c}^k - x_{1c} \right) - a_* \left(x_{2c}^k - x_{2c} \right) \right] C_k \omega_k \right\} \\ x_2^0 &= \int\limits_{\omega} \left(a x_1 + b x_2 + e \right) \operatorname{Im} F\left(z \right) d\omega + \frac{v}{v+1} \left\{ \int\limits_{\omega} \left[b \left(x_1 - x_{1c} \right) - a \left(x_2 - x_{2c} \right) \left(\operatorname{Re} F\left(z \right) - \frac{1}{2} \left(x_1^2 + x_2^2 \right) \right) d\omega + \left[b \left(x_{1c}^0 - x_{1c} \right) - a \left(x_{2c}^0 - x_{2c} \right) \right] C_0 \omega_0 - \sum_{k=1}^n \left[b \left(x_{1c}^k - x_{1c} \right) - a \left(x_{2c}^k - x_{2c} \right) C_k \omega_k \right\} \end{split}$$

где:

кручения, x_{1c}^{k} , x_{2c}^{k} — координаты F(z) — комплексная функция центра тяжести площади, заключенной внутри контура L_k , x_{1c} , x_{2c} координаты центра тяжести площади сечения, ω_k — площадь, заключенная внутри контура L_k , C_k — коистанты, вводимые в (7.20). Постоянные $(a, b, e), (a_*, b_*, e_*)$ определяются соответственно по формулам (7.80), (7.107).

Рассмотрим задачу об определении центра изгиба, когда сечение консоли представляет собою область, ограничениую извне окружностью L_0 радиуса R_r а изнутри — окружностью L_1 радиуса r(рис. 34). Приближенное выражение комплексной функции круче-

ння F(z) для этой задачи определяется формулой (7.62).

Для принятой системы координат e=a=0, $b=1,288\,R^{-4}$. Для относительных размеров, указанных в задаче Д, на основании вышеприведенных формул $x_1^0 = -0.1170 R$, $x_2^0 = 0$.

^{*} Ю. А. Амензаде, О. Л. Бубутейшвили, «Центр изгиба консоли с многосвязным поперечным сечением». ДАН Азерб. ССР, том 29, № 10, 1973 г.

§ 68. Изгиб призматического тела с эллиптическим поперечным сечением

Пусть плоскости ox_1 и ox_2 будут плоскостями симметрии призматического тела, а нагрузка, действующая на его торец, статически эквивалентна силе P, которая направлена вдоль оси x_1 и приложена в центре торца. В этих условиях, очевидно, тело будет работать на изгиб без кручения.

На основании формул (7.80) будем иметь

$$a = -\frac{1}{I_{22}}$$
; $b = e = 0$.

Учитывая эти соотношения в (7.91), будем иметь

$$\Delta \Psi = \frac{2v}{(1+v)I_{22}} x_2, \tag{7.116}$$

$$\frac{\partial \Psi}{\partial t} = \frac{1}{I_{22}} x_1^2 \frac{dx_2}{dt} \text{ Ha } L. \tag{7.117}$$

Следуя приему Тимошенко, введем вместо функции изгиба Ψ новую функцию

$$Q(x_1, x_2) = \Psi(x_1, x_2) + f(x_2), \tag{7.118}$$

где $f(x_2)$ — произвольная функция только от x_2 .

Подставляя (7.118) в (7.117), получим граничные условия на L

$$\frac{\partial Q}{\partial l} = \left(\frac{1}{I_{22}}x_1^2 + f'\right)\frac{dx_2}{dl} . \tag{7.119}$$

В частном случае функцию $f(x_2)$ можно выбрать таким образом, чтобы выражение, находящееся в скобках, обращалось в нуль, тогда граничное условие на L примет простой вид

$$\frac{\partial Q}{\partial t} = 0. \tag{7.120}$$

Поскольку поперечное сечение односвязное, (7.120) на L может быть записано в виде

$$Q = 0.$$
 (7.121)

Например, для случая, когда поперечное сечение представляет собой эллипс, равенству (7.120) можно удовлетворить, положив

$$f(x_2) = \frac{a_1^2}{I_{22}} x_2 \left(\frac{1}{3} \frac{x_2^2}{b_1^2} - 1 \right). \tag{7.122}$$

Здесь a_1 и b_1 — полуоси эллипса.

Рассмотрим задачу об изгибе эллиптического цилиндра. Для данной задачи, в силу (7.118), функция Q примет вид

$$Q(x_1, x_2) = \Psi(x_1, x_2) + \frac{a_1^2}{I_{22}} x_2 \left(\frac{1}{3} \frac{x_2^2}{b_1^2} - 1 \right).$$
 (7.123)

Учитывая (7.123) в (7.116), получим уравнение вида

$$\Delta Q = nx_2, \tag{7.124}$$

где

$$n = \frac{2}{I_{22}} \left(\frac{v}{1+v} + \frac{a_1^2}{b_1^2} \right). \tag{7.125}$$

Решение уравнения (7.124) ищем в виде

$$Q = K \left(\frac{x_1^2}{a_1^2} + \frac{x_2^2}{b_1^2} - 1 \right) x_2. \tag{7.126}$$

Это решение удовлетворяет граничному условию (7.121). Подставляя (7.126) в уравнение (7.124), будем иметь

$$2K\left(\frac{1}{a_1^2} + \frac{3}{b_1^2}\right) = n,$$

откуда

$$K = \frac{1}{I_{22}} - \frac{a_1^2 b_1^2}{b_1^2 + 3a_1^2} \left(\frac{v}{1 + v} + \frac{a_1^2}{b_1^2} \right). \tag{7.127}$$

Зная функцию Q, из (7.123) можем определить функцию Ч

$$\Psi = K \left(\frac{x_1^2}{a_1^2} + \frac{x_2^2}{b_1^2} - 1 \right) x_2 - \frac{a_1^2}{I_{22}} x_2 \left(\frac{1}{3} - \frac{x_2^2}{b_1^2} - 1 \right). \quad (7.128)$$

На основании формул (7.85) с учетом того, что для заданной задачи $\chi = \Psi$, будем иметь

$$\begin{split} \sigma_{13} &= \frac{P}{2} \left\{ K \left(\frac{x_1^2}{a_1^2} + \frac{3x_2^2}{b_1^2} - 1 \right) - \frac{a_1^2}{I_{22}} \left(\frac{x_1^2}{a_1^2} + \frac{x_2^2}{b_1^2} - 1 \right) \right\}, \ \ (7.129) \\ \sigma_{23} &= -PK \frac{x_1 x_2}{a_1^2} \ ; \end{split}$$

из формулы (7.76)

$$a_{33} = -\frac{P}{lm} x_1 (l - x_3). \tag{7.130}$$

Последняя формула нормального напряжения полностью совпадает с формулой элементарной теории изгиба, чего нельзя сказать в отношении формул для тангеициальных напряжений σ_{13} и σ_{23} . Со-

гласно элементарной теории изгиба, в данной задаче $\sigma_{23} = 0$, а σ_{13} зависит только от x_1 .

Ha och $x_1 = 0$ имеем

$$\sigma_{13} = \frac{Pa_1^2}{2I_{22}(1+\nu)\left(b_1^2+3a_1^2\right)} \left\{b_1^2+2(1+\nu)a_1^2-x_2^2(1-2\nu)\right\}, (7.131)$$

$$\sigma_{23} = 0,$$

тогда как по формуле Журавского на этой осн

$$\sigma_{13} = \frac{Pa_1^2}{3I_{22}}.\tag{7.132}$$

Если материал несжимаем, т. е. v=0.5, формулы (7.131) и (7.132) совпадают.

В данной главе мы рассмотрели теорию кручения и изгиба призматических тел, имеющую большое значение для техники. Здесь не обсуждается большое число специальных задач, исследованных многими авторами.

ОБЩИЕ ТЕОРЕМЫ ТЕОРИИ УПРУГОСТИ. ВАРИАЦИОННЫЕ МЕТОДЫ

В настоящей главе мы остановимся на некоторых принципах теории упругости, имеющих важное значение для получения группы методов весьма эффективного численного решения граничных задач теории упругости. С одной из общих теорем теории упругости — теоремой Клапейрона мы познакомились в четвертой главе.

§ 69. Теорема взаимности Бетти

Обозначим через σ_{kr} , u_k , e_{kr}' и σ_{kr} , u_k , e_{kr}' соответственно компоненты тензора напряжений, вектора перемещения и тензора деформаций, которые возникают в упругом теле под действием внешних сил рF', T_n' и рF'', T_n'' .

Работа сил $\rho F'$, $T_{n'}$, включая и силы инерции $-\rho \frac{\partial^2 u_k'}{\partial t^2}$ на перемещениях $u_{k''}$, равна

$$A_{12} = \int_{\tau} \left[\left(F'_{k} - \frac{\partial^{2} u'_{k}}{\partial t^{2}} \right) u'_{k} \right] \rho d\tau + \int_{\omega} \left(T'_{nk} u'_{k} \right) d\omega.$$

Внося в последнее выражение $T_{nk}' = \sigma_{kr}' n_r$ и учитывая симметричность тензора напряжений, после преобразования поверхностного интеграла в объемный будем иметь

$$A_{12} = \int_{\tau} \left[\frac{\partial \sigma'_{kr}}{\partial x_r} + \rho \left(F'_k - \frac{\lceil \partial^2 u'_k}{\partial t^2} \right) \right] u'_k d\tau + \int_{\tau} \sigma'_{kr} e'_{kr} d\tau.$$
В снлу (2.24)
$$A_{12} = \int_{\tau} \sigma'_{kr} e'_{kr} d\tau. \tag{8.1}$$

Работа сил $\rho F''$, T'', $-\rho \frac{\partial^2 u''}{\partial t^2}$ на перемещениях u'_k равиа

$$A_{21} = \int_{\tau} \left[\left(F_{k}^{*} - \frac{\partial^{2} u_{k}^{*}}{\partial \ell^{2}} \right) u_{k}^{'} \right] \rho d\tau + \int_{\omega} \left(T_{nk}^{*} u_{k}^{'} \right) d\omega.$$

Выполнив для A_{21} преобразования, аналогичные преобразованиям для A_{12} , получим

$$A_{21} = \int_{\tau} \sigma_{kr}' e_{kr}' d\tau. \tag{8.2}$$

В силу тождества Бетти (4.61) из (8.1) и (8.2) получим

$$A_{21} = A_{12}. (8.3)$$

Это и есть теорема взаимности Бетти. Из нее следует, что работа первой системы внешних сил на перемещениях упругого тела, вызванных второй системой внешних сил, равна работе второй системы внешних сил на перемещениях того же тела, вызваиных первой системой сил.

§ 70. Принцип минимума потенциальной энергии

Обозначим истинный вектор перемещения через u, а соответствующий ему тензор напряжений — через σ_{mk} . Этот тензор напряжений удовлетворяет дифференциальным уравнениям равновесия

$$\frac{\partial \sigma_{mk}}{\partial x_m} + \rho F_k = 0 \tag{8.4}$$

и условиям на поверхности

$$T_{nm} = \sigma_{mk} n_k. \tag{8.5}$$

Придадим вектору перемещения вариацию δx , тогда на основе $x = x + \delta x$ из формул (3.26) будем иметь

$$e_{mk} + \delta e_{mk} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_m}{\partial x_k} + \frac{\partial u_k}{\partial x_m} \right) + \frac{1}{2} \left(\delta \frac{\partial u_m}{\partial x_k} + \delta \frac{\partial u_k}{\partial x_m} \right). \tag{8.6}$$

Отсюда найдем изменение тензора деформаций

$$\delta e_{mk} = \frac{1}{2} \left(\delta \frac{\partial u_m}{\partial x_k} + \delta \frac{\partial u_k}{\partial x_m} \right). \tag{8.7}$$

Обозначая удельную работу деформации варьированного состояния равновесия через $A\left(e_{mh}+\delta e_{mh}\right)$ и разлагая ее выражение в ряд Тейлора, получим

$$A(e_{mk} + \delta e_{mk}) = A(e_{mk}) + \left(\frac{\partial A}{\partial e_{11}} \delta e_{11} + \dots + \frac{\partial A}{\partial e_{31}} \delta e_{31}\right) + \frac{1}{2} \left(\frac{\partial^2 A}{\partial e_{11}^2} \delta e_{11}^2 + \dots + 2 + \frac{\partial^2 A}{\partial e_{11} \partial e_{22}} \delta e_{11} \delta e_{22} + \dots + \frac{\partial^2 A}{\partial e_{31}^2} \delta e_{31}^2\right).$$
(8.8)

Здесь $A(e_{mh})$ — значение удельной работы деформации в истинном состоянии равновесия. Учитывая, что

$$\frac{\partial^2 A}{\partial e_{RR} \partial e_{rr}} = \frac{\partial o_{rr}}{\partial e_{RR}}, \quad \frac{\partial^2 A}{\partial e_{Rr}^2} = \frac{\partial \left(2\sigma_{Rr}\right)}{\partial e_{Rr}} \left(k \neq r\right)$$

н принимая во вниманне закон Гука, последнему члену (8.8) придадим вид

$$\frac{1}{2} \left[\lambda \left(\delta \theta \right)^2 + 2\mu \delta e_{mk} \delta e_{km} \right]. \tag{8.9}$$

Выражение (8.9), как известно из (4.36), представляет собой значение удельной работы деформации, соответствующее вариации вектора перемещения $\delta \boldsymbol{u}$, и всегда положительно-определенно.

Используя (4.20) и (8.7), второму члену (8.8) придадим вид

$$\sigma_{11}\delta \frac{\partial u_1}{\partial x_1} + \cdots + \sigma_{31}\delta \left(\frac{\partial u_1}{\partial x_3} + \frac{\partial u_3}{\partial x_1} \right) = \sigma_{mk} \frac{\partial \delta u_m}{\partial x_k}. \tag{8.10}$$

Обозначим векторы напряжения на координатных площадках через T_m ; тогда вместо (8.10) будем иметь

$$a_{\dot{m}b} \frac{\partial \delta u_m}{\partial x_b} = T_m \cdot \nabla \delta u_m, \qquad (8.11)$$

где abla — оператор Гамильтона, abla = $i_k rac{\partial}{\partial x_k}$.

Из (8.8), с учетом (8.9), (8.11), найдем

$$\delta R = \int_{\tau} T_{m} \cdot \nabla \delta u_{m} d\tau + \int_{\tau} \frac{1}{2} (\lambda \delta \theta^{2} + 2\mu \delta e_{mk} \delta e_{km}) d\tau, \qquad (8.12)$$

выражающую приращение работы деформации. Непосредственной проверкой легко найти, что

$$\operatorname{div} \delta u_m T_m = \delta u_m \operatorname{div} T_m + T_m \cdot \nabla \delta u_m, \tag{8.13}$$

(здесь по индексу m суммирование не производится), откуда

$$\int_{\tau} T_{m} \cdot \nabla \delta u_{m} d\tau = \int_{\tau} \operatorname{div} \delta u_{m} T_{m} d\tau - \int_{\tau} \delta u_{m} \operatorname{div} T_{m} d\tau.$$
 (8.14)

При помощи формулы Гаусса — Остроградского получим

$$\int_{\tau} \operatorname{div} \delta u_m T_m d\tau = \int_{\omega} \delta u_m \sigma_{mk} \tau_k d\omega. \tag{8.15}$$

В правой части второго равенства подынтегральное выражение суммируется по индексу k; n_k — косинусы углов между иормалью n и осями координат x_k .

На основании формулы (8.5) из (8.15) найдем

$$\int_{\tau} \operatorname{div} \delta u_m T_m d\tau = \int_{\omega} T_{nm} \delta u_m d\omega,$$

а на основанни уравнения равновесия (2.27)

$$\int_{\tau} \delta u_m \operatorname{div} T_m d\tau = \int_{\tau} -\rho F_m \delta u_m d\tau.$$

Следовательно, из (8.12) с учетом (8.14) будем иметь

$$\delta R = \int_{\tau} \rho F_{m} \delta u_{m} d\tau + \int_{\omega} T_{nm} \delta u_{m} d\omega +$$

$$+ \int_{\tau} \frac{1}{2} \left(\lambda \delta \theta^{2} + 2\mu \delta e_{mk} \delta e_{km} \right) d\tau.$$
(8.16)

Пусть ω_{v} — сумма тех частей поверхности, на которых вектор перемещения принимает заданные значення, а ω_{τ} — остальная часть поверхности, на которой заданы силы T_{nm} . Учитывая, что на ω_{u} , где поверхностные силы нензвестны, δu_{m} =0 и на ω_{τ} поверхностные силы T_{nk} , так же, как и массовые силы, не варьируются, из (8.16) найдем

$$\delta\left(R - \int_{\tau} PF_{m}u_{m}d\tau - \int_{\omega_{T}} T_{mm}u_{m}d\omega\right) = \frac{1}{2} \int_{\tau} \left[\lambda \delta\theta^{2} + 2\mu \delta e_{mk}\delta e_{km}\right] d\tau \quad (8.17)$$

или

$$\delta / l = \epsilon$$

где

$$\begin{split} \Pi = R - \int\limits_{\tau} \rho F_m u_m d\tau - \int\limits_{\omega_T} T_{nm} u_m d\omega, \\ \epsilon = \frac{1}{2} \left[\lambda \delta \theta^2 + 2\mu \delta e_{mk} \delta e_{km} \right] d\tau. \end{split}$$

Здесь R — работа деформаций, соответствующая истинным перемещениям: $\int_{\omega_{\tau}} \rho F_{m} u_{m} d\tau$ — работа объемных сил на истинных перемещениях; $\int_{\omega_{\tau}}^{\tau} T_{sm} u_{m} d\omega$ — работа заданиых на ω_{τ} поверхностных сил на перемещениях u_{m} ; Π — потенциальная энергия тела; ε — положительно-определениая величина.

Равенство (8.17) позволяет сформулировать следующую теорему: потенциальная энергия упругого тела, рассматриваемая как функционал произвольной системы перемещений, удовлетворяющей кинематическим граничным условням, принимает минимальное значение для системы перемещений, фактически реализуемой в упругом теле.

§ 71. Принцип минимума дополнительной работы — принцип Кастильяно

Рассмотрим теперь равновесне, при котором заданы перемещения u_k и соответствующий тензор напряжений σ_{mk} . При переходе от истичного напряженного состояния σ_{mk} к смежному $\sigma_{mk} + \delta \sigma_{mk}$ изменение удельной работы деформации будет

$$\delta A := A \left(\sigma_{mk} + \delta \sigma_{mk}\right) - A \left(\sigma_{mk}\right).$$

Измененный тензор напряжений $\sigma_{mk} + \delta \sigma_{mk}$ так же, как истинный тензор напряжений σ_{mk} , должен удовлетворять дифференциальным уравнениям равновесия, т. е.

$$\frac{\partial \sigma_{mk}}{\partial x_m} + \rho F_k = 0, \quad \frac{\partial \left(\sigma_{mk} + \delta \sigma_{mk}\right)}{\partial x_m} + \rho F_k = 0,$$

откуда следует

$$\frac{\partial \delta \sigma_{mk}}{\partial x_m} = 0. ag{8.18}$$

Разложив выражение удельной работы деформации $A(\sigma_{mk} + \delta \sigma_{mk})$ в ряд Тейлора, получим

$$\begin{split} \delta A &= A \left(\sigma_{mk} + \delta \sigma_{mk} \right) - A \left(\sigma_{mk} \right) = \left(\frac{\partial A}{\partial \sigma_{11}} \delta \sigma_{11} + \dots + \frac{\partial A}{\partial \sigma_{31}} \delta \sigma_{31} \right) + \\ &+ \frac{1}{2} \left(\frac{\partial^2 A}{\partial \sigma_{11}^2} \delta \sigma_{11}^2 + \dots + 2 \frac{\partial^2 A}{\partial \sigma_{11} \partial \sigma_{22}} \delta \sigma_{11} \delta \sigma_{22} + \dots + \frac{\partial^2 A}{\partial \sigma_{31}^2} \delta \sigma_{31}^2 \right). \quad (8.19) \end{split}$$

Второй член правой части второго равенства (8.19), как это было и в (8.9), представляет собой удельную работу деформации, соответствующую вариации тензора напряжений $\delta\sigma_{mk}$, и всегда положительно-определеи.

Нользуясь формулами (4.27), приведем первый член правой части второго равенства (8.19) к виду

$$\frac{\partial u_m}{\partial x_k} \delta a_{mk}$$

или

$$\delta T_m \cdot \nabla u_m$$
.

В свою очередь, аналогично (8.13), имеем

$$\delta T_m \cdot \nabla u_m = \operatorname{div}(u_m \delta T_m) - u_m \operatorname{div} \delta T_m. \tag{8.20}$$

Учитывая (8.18) в (8.20), получим

$$\delta T_m \cdot \nabla u_m = \operatorname{div}(u_m \delta T_m).$$

Следовательно, из (8.19) будем иметь

$$\delta R = \int_{\tau} \operatorname{div} \left(u_m \delta T_m \right) d\tau +$$

$$+ \int_{\tau} \frac{1}{2} \left(\frac{\partial^2 A}{\partial \sigma_{11}^2} \delta \sigma_{11}^2 + \dots + 2 \frac{\partial^2 A}{\partial \sigma_{11} \partial \sigma_{22}} \delta \sigma_{11} \delta \sigma_{22} + \dots + \frac{\partial^2 A}{\partial \sigma_{31}^2} \delta \sigma_{31}^2 \right) d\tau.$$

Если в подынтегральном выражении второго интеграла учесть (4.27) и формулы закона Гука (4.50), мы получим работу деформации, выражению через варнации тензора напряжений δσ_h.

Применяя к первому слагаемому формулу Гаусса — Остроградского и обозначая второй интеграл через в, будем иметь

$$\delta R = \int_{\omega} u_{m} \delta \sigma_{mk} n_{k} d\omega + \varepsilon = \int_{\omega} u_{m} \delta T_{nm} d\omega + \varepsilon. \tag{8.21}$$

Наложим на измененный тензор напряжений $\sigma_{mh} + \delta \sigma_{mh}$ условне, чтобы он был уравновешен заданными поверхностными силами. Тогда на тех частях поверхности, на которых заданы силы, $\delta T_n = 0$. Исходя из этого, (8.21) примет вид

$$\delta R = \int_{\omega_n} u_m \delta T_{nm} d\omega + \varepsilon.$$

Здесь ω_u — сумма тех частей поверхности, на которых заданы перемещения. Учитывая, что на ω_u перемещения u_m не варьируются, последней формуле придадим вид

$$\delta R^{\bullet} = \varepsilon,$$
 (8.22)

где

$$R^* = R - \int_{\omega_n} u_m T_{nm} d\omega.$$

Здесь $\int\limits_{\omega_{ij}}u_{m}T_{nm}d\omega$ — работа поверхностных сил на заданных на ω_{ij}

перемещениях; R^* называется дополнительной работой.

Принимая во внимание, что ε всегда положительно-определенная величина, приходим к выводу, что R^* принимает минимальное значение.

Равенство (8.22) позволяет сформулировать следующую теорему: дополнительная работа упругого тела, рассматриваемая как функционал произвольной системы напряжений, удовлетворяющей уравнениям равновесия внутри тела и на его поверхности, принимает минимальное значение для системы напряжений, фактически реализуемой в упругом теле.

§ 72. Метод Рэлея-Ритца

Решение задачи теории упругости часто связано со значительными математическими трудностями. В этих случаях прибегают к принципам минимумов потенциальной или дополнительной энергии. Применение этих принципов заключается в отыскании функций, удовлетворяющих граничным условиям задачи, и минимизации потенциальной энергии П или дополнительной энергии R*.

Одним из наиболее эффективных вариационных методов является метод Рэлея — Ритца. По этому методу решение представляется в виде выражения, удовлетворяющего граничным условиям и содержащего неизвестные коэффициенты c_k , где k=1,2,3,4,... Затем вычисляется значение потенциальной или дополнительной энергии. Полученные таким образом выражения будут функциями коэффи-

цнентов c_k . Эти коэффициенты для истинного состояния равновесия можно определить из условий минимизации потенциальной или дополнительной энергии, т. е.

$$\frac{\partial \Pi}{\partial c_k} = 0$$
 или $\frac{\partial R^*}{\partial c_k} = 0$ $(k = 1, 2, 3, 4...\infty).$

Если $k=1, 2, 3, \ldots n$, то $\frac{\partial \Pi}{\partial c_k}=0$ или $\frac{\partial R^\bullet}{\partial c_k}=0$ приводят к системе n линейных уравнений относительно коэффициентов c_k . Подставляя значения этих коэффициентов в вышеуказанное выражение, полученное таким образом решение задачи. Следует отметить, что полученное таким образом решение задачи является точным, если взятое выражение включает полную последовательность функций, т. е. последовательность измеримых функций класса C, где произвольная функция из этого класса может быть аппроксимирована с заданиой точностью при помощи линейной комбинации конечного числа этих функций. Однако в большинстве случаев удается принять во внимание только конечное число коэффициентов c_k .

В качестве примера рассмотрим нестесненное кручение призматических брусьев. Учитывая, что при крученин $e_{11}=e_{22}=e_{33}=\theta=$ $=e_{12}=0$, $e_{31}=\sigma_{31}/2\mu$ и $e_{32}=\sigma_{32}/2\mu$, из формулы (4.36) в брусе длиною a получим накопленную величину энергии деформации

$$R = \frac{a}{2\mu} \int_{m} (\sigma_{31}^{2} + \sigma_{32}^{2}) dx_{1} dx_{2},$$

где ω — площадь поперечного сечения бруса. На основании (7.14) последняя формула примет вид

$$R = \frac{\mu \tau^2 a}{2} \int_{\Omega} \left[\left(\frac{\partial \Phi}{\partial x_1} \right)^2 + \left(\frac{\partial \Phi}{\partial x_2} \right)^2 \right] dx_1 dx_2.$$

На боковой поверхности бруса заданные поверхностные силы равны нулю, поэтому работа на этой поверхности обращается в нуль, а на обоих торцах его она будет

$$\int_{\omega} \left[u_1 T_{n1} + u_2 T_{n2} \right] dx_1 dx_2 |_{x_0 = 0} + \int_{\omega} \left[u_1 T_{n1} + u_2 T_{n2} \right] dx_1 dx_2 |_{x_0 = a}.$$
 (8.23)

Здесь на основании формул (7.1) при $x_3=0$ имеем $u_1=u_2=0$; при $x_3=a$ имеем $u_1=-\tau x_2a$, $u_2=\tau x_1a$, а на основании формул (2.22), с учетом того, что $\sigma_{11}=\sigma_{22}=\sigma_{33}=\sigma_{12}=0$, при $x_3=a$ имеем $T_{n1}=\sigma_{31}$, $T_{n2}=\sigma_{32}$. Тогда вместо (8.23) будем иметь

$$\mu \tau^2 a \int\limits_{\Omega} \left(-x_2 \frac{\partial \Phi}{\partial x_2} - x_1 \frac{\partial \Phi}{\partial x_1} \right) dx_1 dx_2.$$

Последнему выражению придадим вид

$$2\mu\tau^2a\int\limits_{\omega}\Phi dx_1dx_2-\mu\tau^2a\int\limits_{\omega}\left(\frac{\partial\left(x_1\Phi\right)}{\partial x_1}+\frac{\partial\left(x_2\Phi\right)}{\partial x_2}\right)d\omega,$$

откуда при помощи формулы Гаусса — Остроградского получим

$$2\mu \tau^2 a \int_{\omega} \Phi dx_1 dx_2 - \mu \tau^2 a \int_{\Gamma} \Phi (x_1 dx_2 + x_2 dx_1),$$

где l — контур области, занятой поперечным сеченнем бруса.

Таким образом, дополнительная энергия на основании ее определения будет

$$R^{\bullet} = \frac{\mu \mathbf{r}^2 a}{2} \int_{\omega} \left[\left(\frac{\partial \Phi}{\partial x_1} \right)^2 + \left(\frac{\partial \Phi}{\partial x_2} \right)^2 - 4 \Phi \right] dx_1 dx_2 +$$
 $+ \mu \mathbf{r}^2 a \int_{i} \Phi (x_1 dx_2 + x_2 dx_1).$

В силу (7.16) на контуре l имеем Φ =const, с другой стороны, эту постоянную можно взять равной нулю; тогда окоичательно будем иметь

$$R^* = \frac{\mu \tau^2 a}{2} \int_{\Omega} \left[\left(\frac{\partial \Phi}{\partial x_1} \right)^2 + \left(\frac{\partial \Phi}{\partial x_2} \right)^2 - 4\Phi \right] dx_1 dx_2. \tag{8.24}$$

Возьмем брус прямоугольного сечения со сторонами 2b и 2c. Учитывая, что функция напряжений Прандтля Φ на сторонах $x_1 = \pm b$ и $x_2 = \pm c$ должна быть равной нулю и симметричной относительно x_1 и x_2 , в ее выражение включим только члены с четными степенями x_1 и x_2 , т. е.

$$\Phi = (x_1^2 - b^2)(x_2^2 - c^2)(c_1 + c_2x_1^2 + c_3x_2^2 + c_4x_1^2x_2^2 + \dots).$$

В первом приближении возьмем выражение

$$\Phi = c_1(x_1^2 - b^2) (x_2^2 - c^2). \tag{8.25}$$

Подставляя (8.25) в формулу (8.24), найдем

$$R^{\bullet} = \frac{\mu \tau^2 a}{2} \int_{b}^{b} \int_{-c}^{c} \left[4c_1^2 \left[x_1^2 \left(x_2^2 - c^2 \right)^2 + (x_1^2 - b^2)^2 x_2^2 \right] - 4c_1 \left(x_1^2 - b^2 \right) \left(x_2^2 - c^2 \right) \right] dx_1 dx_2,$$

откуда

$$R^{\bullet} = \frac{\mu \tau^2 a}{2} \frac{64}{45} \left[2c_1^2 b^3 c^3 (b^2 + c^2) - 5c_1 b^3 c^3 \right].$$

Так как для истинного состояния равновесня дополнительная энергня должна принимать минимальное значение, то

$$\frac{\partial R^{\bullet}}{\partial c_1} = 0,$$

откуда

$$c_1 = \frac{\delta}{4(b^2 + c^2)} \cdot \tag{8.26}$$

С помощью формулы (7.19) определим крутящий момент

$$M_{b} = 2\mu\tau \int_{\omega} \Phi dx_{1} dx_{2} = 2c_{1}\mu\tau \int_{-b}^{b} \int_{-c}^{c} (x_{1}^{2} - b^{2}) (x_{2}^{2} - c^{2}) dx_{1} dx_{2} = \frac{32}{9} b^{3}c^{3}c_{1}\mu\tau.$$

$$(8.27)$$

Максимальное касательное напряжение T_{max} , действующее посредине длинной стороны (b>c), будет

$$T_{\max} = \mu \tau \left. \frac{\partial \Phi}{\partial x_2} \right|_{\substack{x_* = -c \\ x_* = 0}} = 2b^2 c c_4 \mu \tau. \tag{8.28}$$

Подставив эначение c_1 из (8.27) в формулу (8.28), найдем

$$T_{\text{max}} = \frac{9}{16} \cdot \frac{c}{b} \cdot \frac{M_k}{c^3} .$$

На основании формул (8.26) и (8.27) для жесткости бруса при кручении будем иметь

$$D = \frac{M_k}{\tau} = \frac{40}{9} \mu \cdot \frac{\left(\frac{c}{b}\right)^3}{1 + \left(\frac{c}{b}\right)^2} b^4.$$

В случае бруса квадратного сечения приближенное решение дает значение жесткости $D=2,222~\mu b^4$ и $T_{\rm max}=0,563~M_h/b^3$, в то время как точные значения их будут $D=2,250~\mu b^4$ и $T_{\rm max}=0,600~M_h/b^3$; погрешность соответственно составляет — 1,2% и —6,2%.

Теперь функцию напряжений Ф возьмем в виде

$$\Phi = (x_1^2 - b^2)(x_2^2 - c^2)(c_1 + c_2x_1^2 + c_3x_2^2).$$

Тогда

$$\begin{split} R^* &= \frac{\mu\tau^2a}{2} \frac{64}{4725} \, b^3c^3 \left[210 \, (b^2 + c^2) \, c_1^2 + b^4 \, (66c^2 + 10b^2) \, c_2^2 + \right. \\ &+ c^4 \, (66b^2 + 10c^2) \, c_3^2 + b^2 \, (84c^2 + 60b^2) \, c_1c_2 + c^2 \, (84b^2 + 60c^2) \, c_1c_3 + \\ &+ 12b^2c^2 \, (b^2 + c^2) \, c_2c_3 - 525c_1 - 105b^2c_1 - 105c^2c_3 \right]. \end{split}$$

Из условия минимизации дополнительной энергии

$$\frac{\partial R^{\bullet}}{\partial c_1} = 0, \quad \frac{\partial R^{\bullet}}{\partial c_2} = 0, \quad \frac{\partial R^{\bullet}}{\partial c_3} = 0$$

приходим к линейной системе трех уравнений

$$\begin{aligned} &140\left(b^2+c^2\right)c_1+b^2\left(28c^2+20b^2\right)c_2+c^2\left(28b^2+20c^2\right)c_3=175,\\ &(84c^2+60b^2)\,c_1+b^2\left(132c^2+20b^2\right)c_2+12c^2\left(b^2+c^2\right)c_3=105,\\ &(84b^2+60c^2)\,c_1+12b^2\left(b^2+c^2\right)c_2+c^2\left(132b^2+20c^2\right)c_3=105. \end{aligned}$$

Для случая c/b = 1 найдем

$$c_1 = \frac{1295}{2216b^2}$$
, $c_2 = c_3 = \frac{525}{4432b^2}$.

Тогда

$$M_k = 2\mu\tau \int_{S_2} \Phi dx_1 dx_2 = 2,246b^4\mu\tau,$$

$$T_{\text{max}} = \mu\tau \frac{\partial\Phi}{\partial x_1} \Big|_{\substack{x_1=b\\x_2=0}} = 0,626 \frac{M_k}{b^3}.$$

Теперь погрешности соответственно составляют —0,18% и +4,3%.

Из приведенных числовых примеров явствует, что при возрастании числа неизвестных коэффициентов точность решения повышается. Если точное решение задачи неизвестно, то единственный путь, который позволяет получить ориентировочное представление о точностн решения, состоит в последовательном увеличении числа неизвестных коэффициентов и сравнении окончательных результатов. Если результаты быстро сходятся, то можно аппроксимацию считать удачной.

§ 73. Вариационный принцип Рейсснера

В § 71 и 72 нами были изложены два хорошо известных в теории упругости варнационных принципа: принцип минимума потенциальной энергии, который также называется принципом возможных перемещений, и принцип минимума дополнительной работы, на который ссылаются как на принцип Кастильяно.

Рейсснером предложен вариационный принцип, также позволяющий находить приближенные решения задач теории упругости. В этом принципе варьируются независимо друг от друга и тензор напряжений, и перемещения.

Варнационный принцип Рейсснера заключается в том, что вариационное уравиение

$$\delta I = 0, \tag{8.29}$$

где I — функционал Рейсснера,

$$I = \int_{\tau} \left[\frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_k}{\partial x_r} + \frac{\partial u_r}{\partial x_k} \right) \sigma_{kr} - A \right] d\tau - \int_{\omega} \overline{T}_{nk} u_k d\omega, \tag{8.30}$$

эквивалентно системе шести соотношений между компонентами тензора напряжений и тензора деформаций

$$\frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_k}{\partial x_r} + \frac{\partial u_r}{\partial x_k} \right) = \frac{\partial A}{\partial \sigma_{hr}^*}$$
 (8.31)

$$\left(\sigma_{kr}^* = \sigma_{kr}, \text{ когда } (k=r), \quad \sigma_{kr}^* = 2\sigma_{kr}, \text{ когда } (k\neq r)\right)$$

трем уравнениям равновесия (в целях упрощения массовые силы не учитываются)

$$\frac{\partial \sigma_{kr}}{\partial x_k} = 0, \tag{8.32}$$

и граничным условиям

$$T_{sk} = \overline{T}_{sk}$$
 Ha ω_{τ} , (8.33)

$$u_k = \overline{u_k}$$
 Ha ω_u . (8.34)

Здесь ω_T — сумма тех частей поверхности, на которых заданы силы T_{nk} , а ω_u — остальная часть поверхности, на которой заданы перемещення \overline{u}_k .

Для доказательства этого принципа используем известные соотношения

$$\delta \left[\frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_k}{\partial x_r} + \frac{\partial u_r}{\partial x_k} \right) \right] = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial \delta u_k}{\partial x_r} + \frac{\partial \delta u_r}{\partial x_k} \right).$$

Тогда из (8.29) и (8.30) получим

$$\begin{split} \int_{\tau} \left[\frac{1}{2} \left(\frac{\partial \delta u_{k}}{\partial x_{r}} + \frac{\partial \delta u_{r}}{\partial x_{k}} \right) \sigma_{kr} + \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_{k}}{\partial x_{r}} + \frac{\partial u_{r}}{\partial x_{k}} \right) \delta \sigma_{kr} - \right. \\ \left. - \frac{\partial A}{\partial \sigma_{kr}^{*}} \delta \sigma_{kr} \right] d\tau - \int_{\omega_{r}} \overline{T}_{nk} \delta u_{k} d\omega = 0. \end{split}$$

Используя формулу Гаусса — Остроградского, будем иметь

$$\int_{\tau} \frac{1}{2} \left(\frac{\partial \delta u_k}{\partial x_r} + \frac{\partial \delta u_r}{\partial x_k} \right) \sigma_{kr} d\tau = \int_{\omega} \sigma_{kr} n_r \delta u_k d\omega - \int_{\tau} \frac{\partial \sigma_{kr}}{\partial x_r} \delta u_k d\tau.$$

Учитывая, что $\sigma_{hr}n_r = T_{nh}$ и $\omega = \omega_T + \omega_u$, получим

$$\int_{\tau} \frac{1}{2} \left(\frac{\partial \delta u_k}{\partial x_r} + \frac{\partial \delta u_r}{\partial x_k} \right) \sigma_{kr} d\tau = \int_{\omega_r} T_{nk} \delta u_k d\omega + \int_{\omega_R} T_{nk} \delta u_k d\omega - \int_{\tau} \frac{\partial \sigma_{kr}}{\partial x_r} \delta u_k d\tau.$$

Здесь в первом и во втором подынтегральных выражениях суммирование производится по индексу k, а в третьем — по индексам k и r.

В силу последиего соотношения будем иметь

$$\begin{split} \int_{\tau} \left\{ \left[\frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_k}{\partial x_r} + \frac{\partial u_r}{\partial x_k} \right) - \frac{\partial A}{\partial a_{kr}^*} \right] \delta a_{kr} - \frac{\partial a_{kr}}{\partial x_r} \delta u_k \right\} d\tau + \\ + \int_{\tau} \left(T_{nk} - \overline{T}_{nk} \right) \delta u_k d\omega + \int_{\omega_n} T_{nk} \delta u_k d\omega = 0. \end{split}$$

Последний интеграл равен нулю, так как по условию $\delta u_h = 0$ на ω_h . Поскольку вариации перемещений и напряжений произвольны и независимы, вследствие основной леммы вариационного исчисления мы заключаем, что из написанного условия следует равенство нулю множителей при соответствующих вариациях как в объемном, так и в поверхностном интеграле, т. е. уравнения (8.31), (8.32) и граничные условия (8.33), (8.34).

§ 74. Уравнения равновесия н граничные условия для геометрически нелинейного тела

При решении некоторых задач теорин упругости, как например, задач устойчивости, необходимо принимать во внимание компоненты тензора конечной деформации, определяемые формулами (3.17). Здесь мы ограничимся выводом условий равновесия и граничных условий для этого случая.

Из вариационного уравнения равновесня выведем уравнения равновесня и граничные условия для случая, когда компоненты тензора деформаций заданы в декартовой системе координат (3.24)

$$\varepsilon_{nk} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_n}{\partial x_k} + \frac{\partial u_k}{\partial x_n} + \frac{\partial u_\alpha}{\partial x_k} \frac{\partial u_\alpha}{\partial x_n} \right). \tag{8.35}$$

Предположим, что тело под действием поверхностной силы T_{Ψ} и объемной силы ρF находится в равновесии. Тогда вариационное уравнение будет иметь вид

$$\int_{\tau} \sigma_{nk} \delta \varepsilon_{nk} d\tau - \int_{\tau} \rho F_k \delta u_k - \int_{\omega} T_{nk} \delta u_k d\omega = 0.$$
 (8.36)

Варьируя выражение (8.35), получим

$$\delta e_{kn} = \frac{1}{2} \left(\delta \frac{\partial u_n}{\partial x_k} + \delta \frac{\partial u_k}{\partial x_n} + \frac{\partial u_\alpha}{\partial x_k} \delta \frac{\partial u_\alpha}{\partial x_n} + \frac{\partial u_\alpha}{\partial x_n} \delta \frac{\partial u_\alpha}{\partial x_k} \right).$$

Непосредственным вычислением легко обнаружить, что данному выражению можно придать вид

$$\delta \varepsilon_{kn} = \frac{1}{2} \left[\left(\delta_{\alpha k} + \frac{\partial u_{\alpha}}{\partial x_{k}} \right) \delta \frac{\partial u_{\alpha}}{\partial x_{n}} + \left(\delta_{\alpha n} + \frac{\partial u_{\alpha}}{\partial x_{n}} \right) \delta \frac{\partial u_{\alpha}}{\partial x_{k}} \right]. \quad (8.37)$$

Здесь $\delta_{\alpha k}$ — символы Кронекера.

На основании (8.37) вариационное уравнение примет вид

$$\frac{1}{2} \int_{\tau} \sigma_{nk} \left(\delta_{\alpha k} + \frac{\partial u_{\alpha}}{\partial x_{k}} \right) \delta \frac{\partial u_{\alpha}}{\partial x_{n}} d\tau + \frac{1}{2} \int_{\tau} \sigma_{nk} \left(\delta_{\alpha n} + \frac{\partial u_{\alpha}}{\partial x_{n}} \right) \delta \frac{\partial u_{\alpha}}{\partial x_{k}} d\tau - \int_{\tau} \rho F_{k} \delta u_{k} - \int_{\omega} T_{\nu k} \delta u_{k} d\omega = 0. \tag{8.38}$$

Введем несимметричный тензор вида

$$S_{an} = \sigma_{nk} \left(\delta_{ak} + \frac{\partial u_a}{\partial x_b} \right). \tag{8.39}$$

Учитывая это, варнационному уравнению равновесия придадим вид

$$\frac{1}{2} \int_{\tau} s_{ak} \delta \frac{\partial u_a}{\partial x_k} d\tau + \frac{1}{2} \int_{\tau} s_{ak} \delta \frac{\partial u_a}{\partial x_k} d\tau - \int_{\tau} \rho F_k \delta u_k - \int_{\omega} T_{\nu k} \delta u_k d\omega = 0.$$

Последнее равенство представим в виде

$$\frac{1}{2} \int_{\tau} \frac{\partial}{\partial x_{R}} (s_{\alpha\beta} \delta u_{\alpha}) d\tau - \frac{1}{2} \int_{\tau} \frac{\partial s_{\alpha\alpha}}{\partial x_{R}} \delta u_{\alpha} d\tau + \frac{1}{2} \int_{\tau} \frac{\partial}{\partial x_{k}} (s_{\alpha k} \delta u_{\alpha}) d\tau - \frac{1}{2} \int_{\tau} \frac{\partial s_{\alpha\gamma}}{\partial x_{k}} \delta u_{\alpha} d\tau - \int_{\tau} \rho F_{k} \delta u_{k} d\tau - \int_{\omega} T_{\nu k} \delta u_{k} d\omega = 0.$$

Применяя эдесь формулу Гаусса — Остроградского, найдем

$$\int_{\omega} (s_{\alpha n} \mathbf{v}_n - T_{\alpha}) \, \delta u_{\alpha} d\omega - \int_{\tau} \left(\frac{\partial s_{\alpha n}}{\partial x_n} + \rho F_{\alpha} \right) \delta u_{\alpha} d\tau = 0.$$

На основанин леммы вариационного исчисления будем иметь

$$\frac{\partial s_{\alpha n}}{\partial x_{\alpha}} + \rho F_{\alpha} = 0, \quad s_{\alpha n} v_{n} - T_{\nu \alpha} = 0.$$

Учитывая эдесь (8.39), получим уравнения равновесия

$$\frac{\partial}{\partial x_n} \left[\sigma_{nk} \left(\delta_{\alpha k} + \frac{\partial u_{\alpha}}{\partial x_k} \right) \right] + \rho F_{\alpha} = 0 \tag{8.40}$$

и граничные условия

$$s_{\alpha n} \mathbf{v}_{n} = T_{\nu \alpha}. \tag{8.41}$$

ТРЕХМЕРНЫЕ СТАТИЧЕСКИЕ ЗАДАЧИ

Для решення трехмерных статических задач теории упругости мы не располагаем таким эффективным аналитическим аппаратом, как в плоской теории упругости. Здесь мы рассмотрим такие частные решения уравнения равновесия в случае отсутствия массовых сил, для которых вблизи определенных точек перемещение неограниченно возрастает. Эти точки должны лежать вне тела или содержаться в особых полостях внутри него. Следует отметить, что наиболее простой тип изолированной особой точки представляет собою точка приложения сосредоточенной силы.

§ 75. Решения Кельвина и Буссинеска — Папковича

Если на тело действуют массовые силы, то векторное уравнение равновесия имеет вид (5.7). Будем предполагать, что область, занятая телом, простирается безгранично по всем направлениям, а массовая сила F отлична от нуля в области τ_1 , совпадающей либо со всей областью τ , либо с частью ее.

Приводим общую форму частного решення, данную Кельвином. Выразим вектор перемещения при помощи скалярного потенциала ф и векторного потенциала ф формулой

$$\boldsymbol{u} = \nabla \varphi + \operatorname{rot} \varphi. \tag{9.1}$$

Здесь ∇ — оператор Гамильтона.

Предположим также, что массовые силы могут быть представлены в виде

$$\mathbf{F} = \nabla \Phi + \operatorname{rot} \mathbf{\Psi}. \tag{9.2}$$

Используя в уравнении равновесия (5.7) векторное тождество

rot rot
$$u = \nabla \operatorname{div} u - \Delta u$$
,

придем к уравнению

$$(\lambda + 2\mu) \nabla \operatorname{div} \mathbf{u} - \mu \operatorname{rot} \operatorname{rot} \mathbf{u} + \rho \mathbf{F} = 0. \tag{9.3}$$

Из (9.1) вычислим

$$\nabla \operatorname{div} \boldsymbol{u} = \nabla \Delta \varphi,$$

$$\operatorname{rot} \operatorname{rot} \boldsymbol{u} = \operatorname{rot} \operatorname{rot} (\nabla \varphi + \operatorname{rot} \varphi) = \operatorname{rot} (\operatorname{rot} \operatorname{rot} \varphi) =$$

$$= \operatorname{rot} (\nabla \operatorname{div} \varphi - \Delta \varphi) = -\operatorname{rot} \Delta \varphi.$$

Подставляя эти соотношения и (9.2) в уравнение равновесия (9.3), найдем

$$\nabla \left[(\lambda + 2\mu) \Delta \varphi + \rho \Phi \right] + \operatorname{rot} \left[\mu \Delta \psi + \rho \Psi \right] = 0.$$

Это уравнение будет удовлетворено, если положить

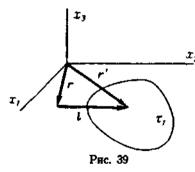
$$\Delta \varphi = -\frac{\rho}{\lambda + 2\mu} \Phi, \quad \Delta \varphi = -\frac{\rho}{\mu} \Psi. \tag{9.4}$$

Таким образом, частное решение уравнения (9.3) можно получить на основе частиых решений уравнений Пуассона (9.4), имеющих, как известно из теории потенциала, вид

$$\varphi(\mathbf{r}) = \frac{\varphi}{4\pi (\lambda + 2\mu)} \int_{\tau_1}^{\Phi(\mathbf{r}')} d\tau_1, \qquad (9.5)$$

$$\Phi(\mathbf{r}) = \frac{\rho}{4\pi\mu} \int_{\tau_1} \frac{\Psi(\mathbf{r}')}{t} d\tau_1, \qquad (9.6)$$

где $I = [(x_1 - x_1')^2 + (x_2 - x_2')^2 + (x_3 - x_3')^2]^{1/2}$ — расстояние от точки $r'(x_1', x_2', x_3')$ области τ_1 до точки $r(x_1, x_2, x_3)$, для которой вычисляются функции ϕ и ψ ; интегралы распространяются по области τ_1 , вне которой массовые силы равны нулю (рис. 39); функции $\Phi(r)$ н $\Psi(r)$ определяются по формулам



$$\Phi(\mathbf{r}) = -\frac{1}{4\pi} \int_{\tau_1} \mathbf{F} \cdot \nabla \mathbf{l}^{-1} d\tau_1, \qquad (9.7)$$

$$\Psi(r) = -\frac{1}{4\pi} \int_{\tau_1} F \times \nabla l^{-1} d\tau_1, \quad (9.8)$$

которые вытекают из условия, что массовую силу F можно представить в виде (9.2). Действительно, при div rot Ψ =0 из (9.2) найдем

$$\operatorname{div} F = \operatorname{div} \nabla \Phi$$
, $\operatorname{rot} F = \operatorname{rot} \operatorname{rot} \Psi$

или при div $\Psi = 0$

$$\begin{split} \Delta \Phi &= \frac{\partial F_1}{\partial x_1'} + \frac{\partial F_2}{\partial x_2'} + \frac{\partial F_3}{\partial x_3'} \;, \\ \Delta \Psi_1 &= - \Big(\frac{\partial F_3}{\partial x_2'} - \frac{\partial F_2}{\partial x_3'} \Big) \;, \quad \Delta \Psi_2 = - \Big(\frac{\partial F_1}{\partial x_3'} - \frac{\partial F_3}{\partial x_1'} \Big) \;, \\ \Delta \Psi_3 &= - \Big(\frac{\partial F_2}{\partial x_1'} - \frac{\partial F_1}{\partial x_2'} \Big) \;. \end{split}$$

Частные решения этих уравнений могут быть представлены в виде

$$\Phi(\mathbf{r}) = -\frac{1}{4\pi} \int_{\tau_1} \left(\frac{\partial F_1}{\partial x_1'} + \frac{\partial F_2}{\partial x_2'} + \frac{\partial F_3}{\partial x_3'} \right) \frac{1}{t} d\tau_1,$$

$$\Psi_1(\mathbf{r}) = \frac{1}{4\pi} \int_{\tau_1} \left(\frac{\partial F_3}{\partial x_2'} - \frac{\partial F_2}{\partial x_3'} \right) \frac{1}{t} d\tau_1,$$

$$\Psi_2(\mathbf{r}) = \frac{1}{4\pi} \int_{\tau_1} \left(\frac{\partial F_1}{\partial x_3'} - \frac{\partial F_3}{\partial x_1'} \right) \frac{1}{t} d\tau_1,$$

$$\Psi_3(\mathbf{r}) = \frac{1}{4\pi} \int_{\tau_1} \left(\frac{\partial F_2}{\partial x_1'} - \frac{\partial F_1}{\partial x_2'} \right) \frac{1}{t} d\tau_1.$$
(9.9)

Применим формулу Гаусса — Остроградского к первому равенству (9.9); тогда

$$\mathbf{\Phi}(\mathbf{r}) = -\frac{1}{4\pi} \int_{\omega} \frac{1}{l} F_k n_k d\omega + \frac{1}{4\pi} \int_{\tau_1} F_k \frac{\partial l^{-1}}{\partial x_k'} d\tau_1, \qquad (9.10)$$

где ω — поверхность области τ_1 .

Полагая, что массовая сила непрерывна в области τ вплоть до ее границы (тогда на этой границе $F_h = 0$, а также $\frac{\partial l^{-1}}{\partial x_k'} = -\frac{\partial l^{-1}}{\partial x_k}$),

вместо (9.10) получим (9.7). Таким же образом, из трех оставшихся уравнений (9.9) найдем

$$\begin{split} &\Psi_1(\mathbf{r}) = \frac{1}{4\pi} \int\limits_{\tau_1} \left(F_3 \frac{\partial l^{-1}}{\partial x_2} - F_1 \frac{\partial l^{-1}}{\partial x_3} \right) d\tau_1, \\ &\Psi_2(\mathbf{r}) = \frac{1}{4\pi} \int\limits_{\tau_1} \left(F_1 \frac{\partial l^{-1}}{\partial x_3} - F_3 \frac{\partial l^{-1}}{\partial x_1} \right) d\tau_1, \\ &\Psi_3(\mathbf{r}) = \frac{1}{4\pi} \int\limits_{\tau_1} \left(F_2 \frac{\partial l^{-1}}{\partial x_1} - F_1 \frac{\partial l^{-1}}{\partial x_2} \right) d\tau_1. \end{split}$$

Эти три скалярные равенства эквивалентны одному векторному равенству (9.8).

Для получения решения Буссинеска — Папковича общее решение уравнения равновесия (9.3) представим в виде

$$\mathbf{u} = A\nabla \left(\mathbf{\varphi} + \mathbf{r} \cdot \mathbf{\phi} \right) + B\mathbf{\phi}, \tag{9.11}$$

где r— раднус-вектор точки тела; A и B— неизвестные постоянные; φ и ψ — неизвестные функции координат.

Действуя на обе части равенства (9.11) оператором rot rot и учитывая векторные тождества rot rot $\nabla \nabla = \nabla \nabla \nabla = 0$, rot $\nabla = 0$,

найдем

rot rot
$$\boldsymbol{u} = B (\nabla \operatorname{div} \boldsymbol{\psi} - \Delta \boldsymbol{\psi}).$$

Так как

$$\operatorname{div} \nabla = \Delta; \quad \Delta (\mathbf{r} \cdot \mathbf{\phi}) = \mathbf{r} \cdot \Delta \mathbf{\phi} + 2 \operatorname{div} \mathbf{\phi}, \tag{9.12}$$

из (9.11) будем иметь

$$\operatorname{div} \mathbf{u} = A \Delta \varphi + A \mathbf{r} \cdot \Delta \varphi + (2A + B) \operatorname{div} \psi. \tag{9.13}$$

Учитывая (9.12), (9.13) и rot rot u = B ($\nabla \operatorname{div} \psi - \Delta \psi$) в уравнении (9.3), будем иметь

$$(\lambda + 2\mu) A \nabla (\Delta \varphi + \mathbf{r} \cdot \Delta \varphi) + [(\lambda + 2\mu)(B + 2A) - \mu B] \nabla \operatorname{div} \varphi + \mu B \Delta \varphi + \rho \mathbf{F} = 0.$$

Это уравнение будет удовлетворено, если положить

$$\Delta \varphi + \mathbf{r} \cdot \Delta \psi = 0,$$

$$(\lambda + 2\mu)(B + 2A) - \mu B = 0,$$

$$B\Delta \psi + \frac{\rho}{\mu} \mathbf{F} = 0.$$
(9.14)

Из второго уравнения (9.14) найдем

$$B = -\frac{2(\lambda + 2\mu)}{\lambda + \mu}A = -4(1 - \nu)A.$$

Приняв A = 1, из третьего уравнения будем иметь

$$\Delta \psi = \frac{\rho}{4(1-\gamma)\mu} F. \tag{9.15}$$

Подставив (9.15) в первое уравнение (9.14), получим

$$\Delta \varphi = -\frac{\rho}{4(1-\nu)\mu} \mathbf{r} \cdot \mathbf{F}. \tag{9.16}$$

Таким образом, решение уравнения равновесия (9.3) может быть найдено в форме (9.11), если векторная функция ф н скалярная функция ф удовлетворяют соответственно уравнениям Пуассона (9.15) и (9.16). Решение Буссинеска — Папковича включает четыре скалярные функции — скалярную функцию ф и три проекции вектора ф. Представление, в котором ф является не гармонической, а бигармонической функцией, было дано Буссинеском и независимо от него Б. Г. Галеркиным.

Некоторые задачи можно решить, не используя такого количества функций. Если, например, в решении (9.11) принять ψ =0, то получим простое решение вида

$$\boldsymbol{u} = A \nabla \boldsymbol{\varphi}. \tag{9.17}$$

На основании первого уравнения (9.14) функция ф является 226 гармонической; кроме того из третьего уравнения (9.14) следует, что решение (9.17) годно для случая, когда отсутствуют массовые силы.

Из (9.17) найдем, что

$$\operatorname{div} \boldsymbol{u} = A \operatorname{div} \nabla \varphi = A \Delta \varphi = 0.$$

Таким образом, для простого решения вида (9.17) объемная деформация тождественно равна нулю.

На основании формул (4.35) для решения вида (9.17) формулы тензора напряжений примут вид

 $\sigma_{kr} = 2\mu A \frac{\partial^2 \varphi}{\partial x_k \partial x_r} \,. \tag{9.18}$

§ 76. Элементарные решения Буссинеска первого и второго рода

В этом параграфе из решения Кельвина мы получим решение для случая сосредоточенной силы F_3 , приложенной в начале координат к твердому телу и действующей в направлении оси x_3 .

Возьмем сколь угодно малую окрестность точки приложения силы (простейшей особой точки), ограниченную плоскостями $x_k = \pm \frac{1}{2} \varepsilon$, и положим, что $F = \frac{F_3}{\rho \varepsilon^3}$; тогда из (9.7) и (9.8) най-

дем

$$\Phi(r) = \frac{F_3}{4\pi\rho} \frac{x_3}{r^3}, \quad \Psi(r) = \frac{F_3}{4\pi\rho} \left(-l_1 \frac{x_2}{r^3} + l_2 \frac{x_1}{r^3} \right). \quad (9.19)$$

Подставля (9.19) в (9.4), получим

$$\Delta \varphi + \frac{F_3}{4\pi (\lambda + 2u)} \frac{x_3}{r^3} = 0; \quad \Delta \varphi + \frac{F_3}{4\pi u} \left(-l_1 \frac{x_2}{r^3} + l_2 \frac{x_1}{r^3} \right) = 0.$$

Так как $\Delta \left(\frac{x_k}{r}\right) = -\frac{2x_k}{r^3}$, то последние уравнения можно записать в виде

$$\Delta \left(\varphi - \frac{F_3 x_3}{8\pi \left(\lambda + 2\mu \right) r} \right) = 0,$$

$$\Delta \left[\psi + \frac{F_3}{8\pi \omega} \left(i_1 \frac{x_2}{r} - i_2 \frac{x_1}{r} \right) \right] = 0.$$

Эти уравнения будут удовлетворены, если

$$\varphi(r) = \frac{F_3 x_3}{8\pi (\lambda + 2\mu) r}, \quad \psi(r) = \frac{F_3}{8\pi \mu} \left(-l_1 \frac{x_2}{r} + l_2 \frac{x_1}{r} \right),$$

откуда

$$\nabla \varphi = \frac{F_3}{8\pi (\lambda + 2\mu)} \left[-i_1 \frac{x_1 x_3}{r^3} - i_2 \frac{x_2 x_3}{r^3} + i_3 \left(\frac{1}{r} - \frac{x_3^2}{r^3} \right) \right],$$

$$\cot \varphi = \frac{F_3}{8\pi \mu} \left[i_1 \frac{x_1 x_3}{r^3} + i_2 \frac{x_2 x_3}{r^3} + i_3 \left(\frac{1}{r} + \frac{x_3^2}{r^3} \right) \right].$$

Подставив эти выражения в формулу (9.1), найдем

$$u = \frac{(\lambda + \mu) F_3}{8\pi\mu (\lambda + 2\mu)} \left[i_1 \frac{x_1 x_3}{r^3} + i_2 \frac{x_2 x_3}{r^3} + i_3 \left(\frac{x_3^2}{r^3} + \frac{\lambda + 3\mu}{\lambda + \mu} \frac{1}{r} \right) \right]. \quad (9.20)$$

Формула (9.20), полученная из решения Кельвина как частный пример, впервые выведена Буссинеском и названа им элементарным решением первого рода.

На основании (9.20) из формул закона Гука для шести компонентов тензора напряжений имеем следующие соотношения:

$$\begin{split} \sigma_{11} &= B \, \frac{x_3}{r^3} \Big[3 \left(\frac{x_1}{r} \right)^2 - \frac{\mu}{\lambda + \mu} \Big], \quad \sigma_{12} = 3 B \, \frac{x_1 x_2 x_3}{r^5} \;, \\ \sigma_{22} &= B \, \frac{x_3}{r^3} \Big[3 \left(\frac{x_2}{r} \right)^2 - \frac{\mu}{\lambda + \mu} \Big], \quad \sigma_{23} = B \, \frac{x_2}{r^3} \Big[3 \left(\frac{x_3}{r} \right)^2 + \frac{\mu}{\lambda + \mu} \Big] \;, \quad (9.21) \\ \sigma_{33} &= B \, \frac{x_3}{r^3} \Big[3 \left(\frac{x_3}{r} \right)^2 + \frac{\mu}{\lambda + \mu} \Big], \quad \sigma_{31} = B \, \frac{x_1}{r^3} \left[3 \left(\frac{x_3}{r} \right)^2 + \frac{\mu}{\lambda + \mu} \right], \end{split}$$

$$\text{TRE} \; B = -\frac{(\lambda + \mu) \, F_3}{4 \pi \, (\lambda + 2 \mu)} \;. \end{split}$$

Элементарным решением второго рода иззывается решение (9.17), в котором гармоническая функция ф равна

$$\varphi = A \ln (r + x_3).$$

Тогда

$$u_1 = A \frac{x_1}{r(x_3 + r)}, \quad u_2 = A \frac{x_2}{r(x_3 + r)}, \quad u_3 = A \frac{1}{r}.$$
 (9.22)

На основании формул (9.18) найдем

$$\sigma_{11} = 2\mu A \left(\frac{x_2^2 + x_3^2}{r^3 (x_3 + r)} - \frac{x_1^2}{r^2 (x_3 + r)^2} \right),$$

$$\sigma_{22} = 2\mu A \left(\frac{x_1^2 + x_3^2}{r^3 (x_3 + r)} - \frac{x_2^2}{r^2 (x_3 + r)^2} \right),$$

$$\sigma_{33} = -2\mu A \frac{x_3}{r^3}, \quad \sigma_{12} = -2\mu A \frac{x_1 x_2 (x_3 + 2r)}{r^3 (x_3 + r)^2},$$

$$\sigma_{23} = -2\mu A \frac{x_2}{r^3}, \quad \sigma_{31} = -2\mu A \frac{x_1}{r^3}.$$

$$(9.23)$$

Компоненты вектора напряжения, действующего на площадку, проходящую через данную точку, перпендикулярную к раднусу-вектору r, на основании формул (2.22) с учетом (9.23), а также с учетом того, что $\cos (r, x_k) = \frac{x_k}{r}$, будут

$$T_{r1} = -2\mu A \frac{x_1}{r^2(x_3 + r)} ,$$

$$T_{r2} = -2\mu A \frac{x_2}{r^2(x_3 + r)} , \quad T_{r3} = -2\mu A \frac{1}{r^2} .$$
(9.24)

Опишем из особой точки — начала координат — сферу раднуса $\epsilon > 0$ н рассмотрим ее часть, расположенную в области $x_3 > 0$. На основании формул (9.24) без вычислений можно утверждать, что главный момент всех сил, действующих на поверхности полусферы, и проекцин главного вектора этих сил на оси x_1 и x_2 равны нулю, а проекция главного вектора на ось x_3 равна

$$R_3 = \int_{\omega} T_{r3} d\omega = -2\mu A \frac{1}{\epsilon^2} \int_{\omega} d\omega = -4\pi \mu A.$$

Следовательно, равнодействующая всех сил, действующих на поверхности полусферы, направлена вдоль оси x_3 и имеет величину

$$R_3 = -4\pi\rho A.$$
 (9.25)

Таким образом, начало координат представляет собой простой тип изолированной особой точки, в которой приложена сосредоточенная сила, направленная вдоль оси ox_3 и имеющая величииу $F_3 = 2R_3 = -8\pi\mu A$.

§ 77. Давление на поверхность полубесконечного тела

Чтобы найти поле тензора напряжений в теле, занимающем полупространство $x_3>0$, подверженное воздействию сосредоточенной силы T, приложенной нормально к плоской границе x_1x_2 этого тела, воспользуемся результатами предыдущих параграфов. Перенесем начало координат в точку приложения этой силы.

Возьмем решение уравнения (9.3) в виде суммы решений (9.20) и (9.22). Тогда

$$\mathbf{u}_{1} = \frac{(\lambda + \mu) F_{3}}{8\pi (\lambda + 2\mu) \mu} \frac{x_{1}x_{3}}{r^{3}} + A \frac{x_{1}}{r (x_{3} + r)},$$

$$\mathbf{u}_{2} = \frac{(\lambda + \mu) F_{3}}{8\pi (\lambda + 2\mu) \mu} \frac{x_{2}x_{3}}{r^{3}} + A \frac{x_{2}}{r (x_{3} + r)},$$

$$\mathbf{u}_{3} = \frac{(\lambda + \mu) F_{3}}{8\pi (\lambda + 2\mu) \mu} \left[\frac{x_{3}^{2}}{r^{3}} + \frac{\lambda + 3\mu}{\lambda + \mu} \frac{1}{r} \right] + A \frac{1}{r}.$$
(9.26)

Эти соотношения представляют решение уравнения (9.3) всюду, за исключением точки приложения силы $T_{\:\raisebox{1pt}{\text{\circle*{1.5}}}}$

Постараемся определить величины F_3 и A таким образом, чтобы на границе $x_3=0$ были выполнены условия отсутствия внешних сил, т. е. $T_{33}=T_{31}=T_{32}=0$; отсюда

$$\sigma_{33} = \sigma_{31} = \sigma_{32} = 0,$$
 (9.27)

и на основанни законов статики в точке приложения силы

$$T = \frac{F_3}{2} + 4\pi\mu A. \tag{9.28}$$

Учитывая формулы (9.21) и (9.23), из (9.27) получим

$$\sigma_{31} = -\frac{2x_1}{r^3} \mu \left[\frac{F_3}{8\pi (\lambda + 2\mu)} + A \right] = 0, \quad \sigma_{33} = 0;$$

$$\sigma_{32} = -\frac{2x_2}{r^3} \mu \left[\frac{F_3}{8\pi (\lambda + 2\mu)} + A \right] = 0,$$

откуда

$$\frac{1}{8\pi(\lambda + 2\mu)}F_3 + A = 0. \tag{9.29}$$

Таким образом, для определения F_3 и A мы получили два уравнения (9.28) и (9.29), из которых находим

$$F_3 = \frac{2(\lambda + 2\mu)T}{\lambda + \mu}$$
, $A = -\frac{T}{4\pi(\lambda + \mu)}$.

Подставляя полученные значения F_3 и A в формулы (9.26), найдем формулы Буссинеска

$$u_{1} = \frac{T}{4\pi\mu} \frac{x_{1}x_{3}}{r^{3}} - \frac{T}{4\pi(\lambda + \mu)} \frac{x_{1}}{r(x_{3} + r)},$$

$$u_{2} = \frac{T}{4\pi\mu} \frac{x_{2}x_{3}}{r^{3}} - \frac{T}{4\pi(\lambda + \mu)} \frac{x_{2}}{r(x_{3} + r)},$$

$$u_{3} = \frac{T}{4\pi\mu} \frac{x_{3}^{2}}{r^{3}} + \frac{T(\lambda + 2\mu)}{4\pi\mu(\lambda + \mu)} \frac{1}{r}.$$
(9.30)

Решения (9.30) дают значения перемещений во всех точках упругого тела, достаточно удаленных от точки приложения силы T.

В точках границы ox_1x_2 , где $x_3=0$, величины перемещений определятся по формулам

$$u_{1} = -\frac{T}{4\pi (\lambda + \mu)} \frac{x_{1}}{r^{2}},$$

$$u_{2} = -\frac{T}{4\pi (\lambda + \mu)} \frac{x_{2}}{r^{2}},$$

$$u_{3} = \frac{T (\lambda + 2\mu)}{4\pi\mu (\lambda + \mu)} \frac{1}{r},$$
(9.31)

где $r = \sqrt{x_1^2 + x_2^2}$.

Внося значения F_3 и A в формулы (9.21) и (9.23) для определения поля тензора напряжений в рассматриваемом полупространстве, получим

$$\begin{split} &\sigma_{11}\!=\!-\frac{Tx_3}{2\pi r^3} \left[3\left(\frac{x_1}{r}\right)^2\!-\!\frac{\mu}{\lambda+\mu}\right]\!-\!\frac{\mu T}{2\pi\left(\lambda+\mu\right)} \left[\frac{x_2^2+x_3^2}{r^3\left(r+x_3\right)}\!-\!\frac{x_1^2}{r^2\left(r+x_3\right)^2}\right],\\ &\sigma_{22}\!=\!-\frac{Tx_3}{2\pi r^3} \left[3\left(\frac{x_2}{r}\right)^2\!-\!\frac{\mu}{\lambda+\mu}\right]\!-\!\frac{\mu T}{2\pi\left(\lambda+\mu\right)} \left[\frac{x_1^2+x_3^2}{r^3\left(r+x_3\right)}\!-\!\frac{x_2^2}{r^2\left(r+x_3\right)^2}\right], \end{split}$$

$$\begin{split} \sigma_{33} &= -\frac{Tx_3}{2\pi r^3} \left[3 \left(\frac{x_3}{r} \right)^2 + \frac{\mu}{\lambda + \mu} \right] + \frac{\mu T}{2\pi (\lambda + \mu)} \frac{x_3}{r^3} , \\ \sigma_{12} &= -\frac{3Tx_1x_2x_3}{2\pi r^5} + \frac{\mu T}{2\pi (\lambda + \mu)} \frac{x_1x_2(x_3 + 2r)}{r^3 (r + x_3)^2} , \\ \sigma_{23} &= -\frac{Tx_2}{2\pi r^3} \left[3 \left(\frac{x_3}{r} \right)^2 + \frac{\mu}{\lambda + \mu} \right] + \frac{\mu T}{2\pi (\lambda + \mu)} \frac{x_2}{r^3} , \\ \sigma_{31} &= -\frac{Tx_1}{2\pi r^3} \left[3 \left(\frac{x_3}{r} \right)^2 + \frac{\mu}{\lambda + \mu} \right] + \frac{\mu T}{2\pi (\lambda + \mu)} \frac{x_1}{r^3} . \end{split}$$

Пусть $q(\xi, \eta)$ является интенсивностью силы, распределенной по некоторой площади ω граничной плоскости ox_1x_2 полупространства. На элементарной площадке $d\xi d\eta$ будет действовать сила

$$dT = q(\xi, \eta) d\xi d\eta$$

и на основании решения (9.30) перемещения будут

$$u_{1} = \frac{1}{4\pi\mu} \int_{\omega} \left(\frac{x_{1}x_{3}}{r^{3}} - \frac{\mu}{\lambda + \mu} \frac{x_{1}}{r(x_{3} + r)} \right) q(\xi, \eta) d\xi d\eta,$$

$$u_{2} = \frac{1}{4\pi\mu} \int_{\omega} \left(\frac{x_{2}x_{3}}{r^{3}} - \frac{\mu}{\lambda + \mu} \frac{x_{2}}{r(x_{3} + r)} \right) q(\xi, \eta) d\xi d\eta,$$

$$u_{3} = \frac{1}{4\pi\mu} \int_{\omega} \left(\frac{x_{3}^{2}}{r^{3}} + \frac{\lambda + 2\mu}{\lambda + \mu} \frac{1}{r} \right) q(\xi, \eta) d\xi d\eta,$$
(9.32)

где
$$r = \sqrt{(x_1 - \xi)^2 + (x_2 - \eta)^2 + x_3^2}$$
.

Здесь ξ , η — координаты точки приложения силы d T; x_1 , x_2 , x_3 — координаты точки, в которой ищутся перемещения u_1 , u_2 , u_3 .

Перемещение по оси x_3 любой точки границы ox_1x_2 согласно (9.32), равно

$$u_{30} = \theta \int_{\omega} \frac{q(\xi, \eta)}{\sqrt{(x_1 - \xi)^2 + (x_2 - \eta)^2}} d\xi d\eta, \qquad (9.33)$$

где $\theta = \frac{\lambda + 2\mu}{4\pi\mu(\lambda + \mu)}$.

§ 78. Задача Герца о давлении двух соприкасающихся тел

Допустим, что два однородных изотропных тела 1 и 2 с различными упругими постоянными соприкасаются в точке o, которую примем за начало прямоугольной декартовой системы координат $x_1x_2x_3$. Расположим оси ox_1 , ox_2 в плоскости, касательной к обоим телам в точке o, а оси $x_3^{(1)}$, $x_3^{(2)}$ совместим соответственно с внутренними нормалями поверхностей этих тел (рис. 40). Относительно этих систем координат уравнения поверхностей соприкасающихся

тел до их деформации будут

$$x_3^{(1)} = f_1(x_1, x_2), \quad x_3^{(2)} = f_2(x_1, x_2).$$
 (9.34)

Уравнения (9.34) поверхностей тел вблизи точки их касания о (точка о предполагается регулярной) с достаточной степенью точности можно представить в виде

$$x_{3}^{(1)} = \frac{1}{2} \frac{\partial^{2} x_{3}^{(1)}}{\partial x_{1}^{2}} \bigg|_{0,0} x_{1}^{2} + \frac{1}{2} \frac{\partial^{2} x_{3}^{(1)}}{\partial x_{2}^{2}} \bigg|_{0,0} x_{2}^{2} + \frac{\partial^{2} x_{3}^{(1)}}{\partial x_{1} \partial x_{2}} \bigg|_{0,0} x_{1}x,$$

$$x_{3}^{(2)} = \frac{1}{2} \frac{\partial^{2} x_{3}^{(2)}}{\partial x_{1}^{2}} \bigg|_{0,0} x_{1}^{2} + \frac{1}{2} \frac{\partial^{2} x_{3}^{(2)}}{\partial x_{2}^{2}} \bigg|_{0,0} x_{2}^{2} + \frac{\partial^{2} x_{3}^{(1)}}{\partial x_{1} \partial x_{2}} \bigg|_{0,0} x_{1}x_{2}.$$

Расстояние между двумя точками M_1 и M_2 соприкасающихся поверхностей, лежащих на одной нормали к касательной плоскости ox_1x_2 , определится, согласно последним соотношениям, формулой

$$x_3^{(1)} + x_3^{(2)} = (A_1 + A_2) x_1^2 + (B_1 + B_2) x_2^2 + (H_1 + H_2) x_1 x_2. \quad (9.35)$$

Здесь введены следующие обозначения:

$$A_{1} = \frac{1}{2} \frac{\partial^{2} x_{3}^{(1)}}{\partial x_{1}^{2}} \bigg|_{0,0}; \quad A_{2} = \frac{1}{2} \frac{\partial^{2} x_{3}^{(2)}}{\partial x_{1}^{2}} \bigg|_{0,0};$$

$$B_{1} = \frac{1}{2} \frac{\partial^{2} x_{3}^{(1)}}{\partial x_{2}^{2}} \bigg|_{0,0};$$

$$B_{2} = \frac{1}{2} \frac{\partial^{2} x_{3}^{(2)}}{\partial x_{2}^{2}} \bigg|_{0,0}; \quad H_{1} = \frac{\partial^{2} x_{3}^{(1)}}{\partial x_{1} \partial x_{2}} \bigg|_{0,0}; \quad H_{2} = \frac{\partial^{2} x_{3}^{(2)}}{\partial x_{1} \partial x_{2}} \bigg|_{0,0}.$$

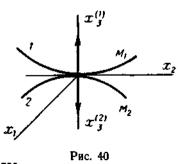
Квадратичная форма $(A_1+A_2)x_1^2+(B_1+B_2)x_2^2+(H_1+H_2)x_1x_2$, определяющая расстояние между указанными точками M_1 и M_2 , должна быть положительной при любом выборе осей x_1 н x_2 , и мы можем оси выбрать так, чтобы коэффициент H_1+H_2 обращался в нуль. Тогда, введя обозначения $A=A_1+A_2$, $B=B_1+B_2$, будем иметь

$$x_3^{(1)} + x_3^{(2)} = Ax_1^2 + Bx_2^2. (9.36)$$

Следовательно, коэффициенты A н B будут положительными.

Обозначим через $R_1^{(1)}$ и $R_2^{(1)}$ главные раднусы кривизны в точке касания для первого тела, а через $R_1^{(2)}$ и $R_2^{(2)}$ для второго тела. Если считать их положительными, то

$$2A = \frac{1}{R_1^{(1)}} + \frac{1}{R_2^{(1)}}, \quad 2B = \frac{1}{R_1^{(2)}} + \frac{1}{R_2^{(2)}}.$$



Из (9.36) делаем вывод, что кривые равных расстояний между двумя точками обеих соприкасающихся поверхностей, лежащих на одной нормали к касательной плоскости ох₁х₂, будут концентрическими эллипсами.

Допустим, что оба тела прижаты друг к другу силой T, направленной по нормали к касательной плоскости ox_1x_2 в точке o, тогда вблизи этой точки тела будут соприкасаться по малой поверхности. Эта поверхность называется поверхностью давления, а ее контур — контуром давления. Проекцию поверхности давления на касательную плоскость ox_1x_2 называют областью контакта. Можно с достаточной степенью точности допустить, что тела при сжатии приходят в соприкосновение в точках, лежащих до деформации на одной нормали к плоскости ox_1x_2 . Тогда из (9.36) видно, что поверхность давления имеет эллиптическое очертание.

В результате сжатня двух тел любые две точки, лежащие на осях $x_3^{(i)}$ и $x_3^{(2)}$ на столь больших расстояниях от точки o, что деформациями в них можно пренебречь, сблизятся на некоторую величину α , равную сумме перемещений $u_{30}^{(1)}$ н $u_{30}^{(2)}$ точки o.

Обозначни через $u_3^{(1)}$ и $u_3^{(2)}$ соответственно перемещения точек обенх соприкасающихся поверхностей, лежащих на одной нормали к плоскости ox_1x_2 в направлениях осей $ox_3^{(1)}$ и $ox_3^{(2)}$. Расстояние между двумя такими точками уменьшится на величину, равную $\alpha = (u_3^{(1)} + u_3^{(2)})$. Таким образом, для всех точек поверхности давления имеет место соотношение

$$x_3^{(1)} + u_3^{(1)} + x_3^{(2)} + u_3^{(2)} = \alpha.$$
 (9.37)

а для точек вне поверхности давления должно быть

$$x_3^{(1)} + u_3^{(1)} + x_3^{(2)} + u_3^{(2)} > \alpha.$$

Учитывая соотношение (9.36) в формуле (9.37), найдем

$$u_3^{(1)} + u_3^{(2)} = \alpha - Ax_1^2 - Bx_2^2.$$
 (9.38)

Для определения упругих перемещений и напряжений в области контакта обоих тел будем считать, что поверхность давления очень мала и оба тела можно заменить полупространствами. На эти полупространства по области контакта ω действует нормальное давление $q(\xi, \eta)$; силами трения по поверхности давления будем пренебрегать, т. е. будем считать, что касательные напряжения в области контакта отсутствуют.

Используя в (9.38) формулу (9.33), получим

$$\int_{0}^{\infty} \frac{q(\xi, \eta)}{r} d\xi d\eta = (\alpha - Ax_{1}^{2} - Bx_{2}^{2})(\theta_{1} + \theta_{2})^{-1}, \tag{9.39}$$

эдесь $\theta_1 = \frac{\lambda_1 + 2\mu_1}{4\pi\mu_1 (\lambda_1 + \mu_1)}$; $\theta_2 = \frac{\lambda_2 + 2\mu_2}{4\pi\mu_2 (\lambda_2 + \mu_2)}$; λ_1 , μ_1 и λ_2 , μ_2 — упругие постоянные Ляме соответственно первого и второго тел; A и B суть известиые положительные величины, определяемые по формам соприкасающихся поверхностей.

Итак, решение контактной задачн Герца сводится к определению давлення $q(\xi, \eta)$, сближения тел α , а также размеров и формы области контакта ω . В уравнении (9.39) значение сходящегося несобственного интеграла представляет собой потенциал простого слоя распределенного с плотностью $q(\xi, \eta)$ по области контакта. Этот потенциал в точках области контакта, согласно (9.39), представляет квадратичную функцию координат. С другой стороны, известно, что потенциал во внутренних точках однородного эллипсонда

$$\frac{x_1^2}{a^2} + \frac{x_2^2}{b^2} + \frac{x_3^2}{c^2} = 1$$

является квадратичной функцией координат точки и имеет вид

$$\varphi = \pi abc p \int\limits_0^\infty \frac{\left(1-\frac{x_1^2}{a^2+\lambda}-\frac{x_2^2}{b^2+\lambda}-\frac{x_3^2}{c^2+\lambda}\right)d\lambda}{\left[\left(a^2+\lambda\right)\left(b^2+\lambda\right)\left(c^2+\lambda\right)\right]^{1/2}}\;.$$

Сопоставляя эти факты, Герц заключает, что правая часть формулы (9.39) может быть принята за потенциал однородного эллипсоида, толщина которого в направлении оси ox_3 стремится к нулю $(c\rightarrow 0)$, а плотность ρ пропорционально возрастает, так что масса эллипсоида остается неизменной. Тогда область контакта ω — эллипс, в который вырождается эллипсоид при $c\rightarrow 0$, и имеет место соотношение

$$\frac{1}{\theta_1 + \theta_2} (\alpha - Ax_1^2 - Bx_2^2) =$$

$$= \pi ab \lim_{\epsilon} (\epsilon \rho) \int_0^\infty \frac{1 - \frac{x_1^2}{a^2 + \lambda} - \frac{x_2^2}{b^2 + \lambda}}{[(a^2 + \lambda)(b^2 + \lambda)\lambda]^{1/2}} d\lambda. \tag{9.40}$$

Плотность простого слоя $q(\xi, \eta)$ будет равна массе, которая заключена в призме с единичным основанием и высотой

$$2c\sqrt{1-\frac{x_1^2}{a^2}-\frac{x_2^2}{b^2}}$$

т. е. для контактных давлений получим

$$q(\xi, \eta) = 2 \lim_{z \to 0} (c\rho) \sqrt{1 - \frac{\xi^2}{a^2} - \frac{\eta^2}{b^2}}.$$
 (9.41)

Снла T, прижимающая тела, на основании законов статики может быть получена, очевидно, как равнодействующая всех усилий $q(\xi, \eta)$ по области контакта ω . Следовательно, по величине она равна массе всего эллипсонда, т. е.

$$T = \frac{4}{3} \pi ab \lim (c\rho). \tag{9.42}$$

Исключая теперь из формул (9.41) и (9.42) величину $\lim_{n \to \infty} (c\rho)$, окончательно получим

$$q(\xi, \eta) = \frac{3T}{2\pi ab} \sqrt{1 - \frac{\xi^2}{a^2} - \frac{\eta^2}{b^2}}.$$
 (9.43)

Из равенства (9.40) находим

$$A = \frac{3}{4} T (\theta_1 + \theta_2) \int_0^\infty \frac{d\lambda}{(a^2 + \lambda)^{3/2} [(b^2 + \lambda) \lambda]^{3/2}}, \qquad (9.44)$$

$$B = \frac{3}{4} T (\theta_1 + \theta_2) \int_0^\infty \frac{d\lambda}{(b^2 + \lambda)^{3/2} [(a^2 + \lambda) \lambda]^{3/2}}, \qquad (9.45)$$

$$\alpha = \frac{3}{4} T \left(\theta_1 + \theta_2\right) \int_0^\infty \frac{d\lambda}{\left[\left(a^2 + \lambda\right) \left(b^2 + \lambda\right) \lambda\right]^{1/2}}.$$
 (9.46)

Определнв из первых двух уравнений полуоси а и b, из третьего уравнения найдем а. В общем случае определение a, b и а связано с вычислением эллиптических интегралов 1-го и 2-го рода.

Если оба соприкасающихся тела являются шарами, то вычнслення упрощаются. В этом случае $A=B=\frac{1}{2}\left(\frac{1}{R_1}+\frac{1}{R_2}\right)$, где R_1 и R_2 —радиусы шаров. Учитывая, что A=B, на основании формул (9.44) и (9.45) имеем a=b (поверхность давления— круг); следовательно, формула (9.44) примет вид

$$A = \frac{3T (\theta_1 + \theta_2)}{4} \int_{\lambda}^{\infty} \frac{d\lambda}{(a^2 + \lambda)^2 \lambda^{2/a}}.$$

Обозначив $\lambda = a^2 \operatorname{tg}^2 \varphi$, найдем

$$A = \frac{3T (\theta_1 + \theta_2)}{4a^3} \int_0^{\frac{\pi}{2}} 2\cos^2\varphi d\varphi$$

или

$$\frac{1}{2} \left(\frac{1}{R_1} + \frac{1}{R_2} \right) = \frac{3T (\theta_1 + \theta_2) \pi}{8a^3}.$$

Отсюда

$$a = \sqrt[3]{\frac{3(\theta_1 + \theta_2) \pi T}{4\left(\frac{1}{R_1} + \frac{1}{R_2}\right)}},$$
 (9.47)

т. е. радиус круга давления пропорционален кубическому корню из силы T.

Из формул (9.43) и (9.46) соответственно имеем

$$q(\xi, \eta) = \frac{3T}{2\pi a^3} \sqrt{a^2 - (\xi^2 + \eta^2)}, \tag{9.48}$$

$$\mathbf{a} = \frac{3}{2} T (\theta_1 + \theta_2) \frac{1}{a} \int_{\theta}^{\pi/2} d\varphi = \frac{3}{4a} T (\theta_1 + \theta_2) \pi$$

или

$$\alpha = \sqrt[3]{\frac{9\pi^2}{16} T^2 (\theta_1 + \theta_2)^2 \left(\frac{1}{R_1} + \frac{1}{R_2}\right)}.$$
 (9.49)

В случае двух одинаковых шаров имеют место равенства

$$R_1 = R_2 = R$$
, $\theta_1 = \theta_2 = \theta$.

Тогда на основании формул (9.47) и (9.49) будем иметь

$$a = \sqrt[3]{\frac{3}{4} \pi \theta T R}, \quad \alpha = \sqrt[3]{\frac{9\pi^2 \theta^2 T^2}{2R}}.$$

Если второе тело представляет собой полупространство ($R_2 = \infty$), то

$$a = \sqrt[3]{\frac{3}{4} \pi (\theta_1 + \theta_2) T R_1}, \quad \alpha = \sqrt[3]{\frac{9\pi^2}{16R_1} T^2 (\theta_1 + \theta_2)^2}.$$

При вдавливании силой T упругого шара в абсолютно жесткую плоскость (θ_2 =0) имеем

$$a = \sqrt[3]{\frac{3}{4} \pi \theta_1 T R_1}, \quad \alpha = \sqrt[3]{\frac{9\pi^2}{16R_1} \theta_1^2 T^2}.$$

Давление $q(\xi, \eta)$ определяется во всех этих случаях по формуле (9.48).

§ 79. Симметричная деформация тела вращения

Пусть тело, представляющее собой тело вращения около оси x_3 , деформируется под действием поверхностных сил (массовые силы отсутствуют) симметрично относительно этой оси вращения. Тогда перемещение в направлении, перпендикулярном плоскости, проходящей через ось x_3 , будет равно нулю, а две другие проекции u_r и u_3 не будут зависеть от полярного угла φ . Для решения этой задачи удобно пользоваться цилиндрическими координатами r, φ , x_3 . Компоненты симметрического тензора деформаций в цилиндрической системе координат, согласно формулам (3.29), будут иметь вид

$$e_{rr} = \frac{\partial u_r}{\partial r} , \quad e_{\varphi\varphi} = \frac{u_r}{r} , \quad e_{33} = \frac{\partial u_3}{\partial x_3} ,$$

$$e_{r3} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_r}{\partial x_3} + \frac{\partial u_3}{\partial r} \right) , \quad e_{r\varphi} = e_{\varphi\vartheta} = 0.$$
(9.50)

Подставим (9.50) в формулы закона Гука и выразни коэффициенты Ляме λ н μ через E и ν ; тогда будем иметь

$$\sigma_{rr} = \frac{vE}{(1+v)(1-2v)} \left[\frac{1-v}{v} \frac{\partial u_r}{\partial r} + \frac{u_r}{r} + \frac{\partial u_3}{\partial x_3} \right],$$

$$\sigma_{qq} = \frac{vE}{(1+v)(1-2v)} \left[\frac{\partial u_r}{\partial r} + \frac{1-v}{v} \frac{u_r}{r} + \frac{\partial u_3}{\partial x_3} \right],$$

$$\sigma_{33} = \frac{vE}{(1+v)(1-2v)} \left[\frac{\partial u_r}{\partial r} + \frac{u_r}{r} + \frac{1-v}{v} \frac{\partial u_3}{\partial x_3} \right],$$

$$\sigma_{r3} = \frac{E}{2(1+v)} \left(\frac{\partial u_r}{\partial x_3} + \frac{\partial u_3}{\partial r} \right).$$
(9.51)

Если положить

$$u_{r} = -\frac{1+\mathbf{v}}{E} \frac{\partial^{2}\Phi}{\partial r \partial x_{3}}, \qquad (9.52)$$

$$u_{3} = \frac{1+\mathbf{v}}{E} \left[(1-2\mathbf{v})\Delta\Phi + \frac{\partial^{2}\Phi}{\partial r^{2}} + \frac{1}{r} \frac{\partial\Phi}{\partial r} \right],$$

то формулы (9.51) примут вид

$$\sigma_{rr} = \frac{\partial}{\partial x_3} \left(\mathbf{v} \Delta \Phi - \frac{\partial^2 \Phi}{\partial r^2} \right),$$

$$\sigma_{\mathbf{v}\mathbf{v}} = \frac{\partial}{\partial x_3} \left(\mathbf{v} \Delta \Phi - \frac{1}{r} \frac{\partial \Phi}{\partial r} \right),$$

$$\sigma_{33} = \frac{\partial}{\partial x_3} \left[(2 - \mathbf{v}) \Delta \Phi - \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_3^2} \right],$$

$$\sigma_{r3} = \frac{\partial}{\partial r} \left[(1 - \mathbf{v}) \Delta \Phi - \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_3^2} \right],$$
(9.53)

где
$$\Delta = \frac{\partial^2}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} + \frac{\partial^2}{\partial x_0^2}$$
, $\Phi(r, x_3) - \Phi$ ункция напряженнй.

Функции (9.53) тождественно удовлетворяют первым двум дифференциальным уравнениям равновесия (2.30), а третье уравнение принимает вид

$$\Delta \Delta \Phi = \left(\frac{\partial^2}{\partial r^2} + \frac{1}{r} - \frac{\partial}{\partial r} + \frac{\partial^2}{\partial x_3^2}\right)^2 \Phi = 0. \tag{9.54}$$

При этом условии функции (9.53) тождественно удовлетворяют уравнениям совместности (5.37). Таким образом, задача симметричной деформации тела вращения сводится к нахождению решения бигармонического уравнения, удовлетворяющего соответствующим граничным условиям.

Приведем решение задачи о симметричной деформации сплошного круглого цилиндра, возникшей под действием сил, приложенных на его боковой поверхности и симметрично распределенных

относительно его оси. Для решения этой задачи определни из уравнения (9.54) функцию напряжений Ф. Очевидио, решение уравнения

$$\frac{\partial^2 \Phi}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \frac{\partial \Phi}{\partial r} + \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_3^2} = 0 \tag{9.55}$$

будет также решеннем уравнення (9.54). Это решение можно взять в виде

$$\Phi^* = \Phi_1(r) \sin kx_3. \tag{9.56}$$

Тогда из уравнення (9.55) для функции $\Phi_1(r)$ получим обыкновенное дифференциальное уравнение

$$\frac{d^2\Phi_1}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{d\Phi_1}{dr} - k^2\Phi_1 = 0. \tag{9.57}$$

Учитывая, что одно из фундаментальных решений уравнения (9.57) обращается в бесконечность при r=0, будем интересоваться ограниченным решением, которое имеет вид

$$\Phi_1 = c_1 \left(1 + \frac{k^2 r^2}{2^2} + \frac{k^4 r^4}{2^2 \cdot 4^2} + \frac{k^6 r^6}{2^2 \cdot 4^2 \cdot 6^2} + \dots \right). \tag{9.58}$$

Ряд в скобках выражения (9.58) называется бесселевой функцией нулевого порядка с мнимым аргументом (ikr) и обозначается символом $I_0(ikr)$; тогда вместо (9.56) будем иметь

$$\Phi^* = c_1 I_0(ikr) \sin kx_3. \tag{9.59}$$

Пронзводная от бесселевой функции по мнимому аргументу (ikr) с отрицательным знаком называется бесселевой функцией первого порядка и обозначается символом $I_1(ikr)$. Непосредственной проверкой легко установить, что имеет место соотношение

$$\left(\frac{d^2}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{d}{dr} - k^2\right) \Phi_2(r) = 2k^2 I_0(ikr),$$

если

$$\Phi_2(r) = r \frac{d}{dr} I_0(ikr) = -ikr I_1(ikr).$$

Учитывая, что функция $I_0(ikr)$ является решеннем уравнения (9.57), придем к заключенню, что функция $\Phi_2(r)$ является решением уравнения

$$\left(\frac{d^2}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{d}{dr} - k^2\right)\left(\frac{d^2\Phi_2}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{d\Phi_2}{dr} - k^2\Phi_2\right) = 0.$$

Следовательно, решение уравнения (9.54) можно представить в виде

$$\Phi^{**} = c_2 i k r I_1(i k r) \sin k x_3. \tag{9.60}$$

Таким образом, на основании (9.59) и (9.60), функцию напряжений можно представить в виде

$$\Phi = [c_1 I_0(ikr) + c_2 ikr I_1(ikr)] \sin kx_3. \tag{9.61}$$

Подставив эту функцию напряжений Φ в формулы (9.52), найдем компоненты тензора напряжений; например, для σ_{rr} и σ_{r3} будем иметь

$$\sigma_{rr} = [c_1\psi_1(r) + c_2\psi_2(r)] \cos kx_3,$$

$$\sigma_{r3} = [c_1\psi_3(r) + c_2\psi_4(r)] \sin kx_3,$$
(9.62)

где $\psi_1(r)$, $\psi_2(r)$, $\psi_3(r)$, $\psi_4(r)$ — вполне определенные функции, выраженные через $I_0(ikr)$ и $I_1(ikr)$, которые здесь не приводятся.

На основании (9.62) граничные условия на боковой поверхности цилиндра будут

$$T_{rr} = [c_1\psi_1(R) + c_2\psi_2(R)] \cos kx_3,$$

$$T_{r3} = [c_1\psi_3(R) + c_2\psi_4(R)] \sin kx_3.$$
(9.63)

Соответствующим подбором постоянных k, c_1 , c_2 можно изучить различные случаи симметричной относительно оси цилиндра нагрузки, действующей на его боковой поверхности. Например, для случая, когда на боковую поверхность цилиндра действуют нормальные давления $p_n \cos \frac{n\pi x_3}{L}$ и касательные силы $q_n \sin \frac{n\pi x_3}{L}$,

и когда $k=rac{n\pi}{L}$ (L длина цнлиндра), нз формул (9.63) найдем

$$c_1\psi_1(R) + c_2\psi_2(R) = -p_n,$$

 $c_1\psi_3(R) + c_2\psi_4(R) = q_n.$ (9.64)

Отсюда получим значения постоянных c_1 и c_2 . Если решение уравнения (9.54) взять в виде

$$\Phi = [c_3 I_0(ikr) + c_4 ikr I_1(ikr)] \cos kx_3, \tag{9.65}$$

то соответствующим подбором постоянных c_3 , c_4 , k получим решение задачи, когда на боковую поверхность цилиндра действуют нормальные давления $p_n \sin \frac{n\pi x_3}{L}$ и касательные силы $q_n \cos \frac{n\pi x_3}{L}$.

Таким образом, комбинируя решения (9.61) и (9.65) и пользуясь принципом сложения действия сил, мы можем получить любое симметричное относительно оси цилиндра распределение нормальных и касательных сил на его боковой поверхности. При этом на торцах цилиндра могут возникнуть некоторые силы, распределенные симметрично относительно оси цилиндра. Налагая на эти силы осевую растягивающую или сжимающую силу, всегда можем добиться того, чтобы равнодействующая всех сил обращалась в нуль. Согласно прииципу Сен-Венана влиянием этих сил на напряженное состояние на некотором расстоянии от торцов можно пренебречь.

Теперь рассмотрим задачу об изгибе круглой пластинки постоянной толшины. Известно, что в сферической системе координат в случае осевой симметрии бигармоническое уравнение таково

$$\left(\frac{\partial^2}{\partial R^2} + \frac{2}{R}\frac{\partial}{\partial R} + \frac{1}{R^2}\operatorname{ctg}\Psi\frac{\partial}{\partial \Psi} + \frac{1}{R^2}\frac{\partial^2}{\partial \Psi^2}\right)^2\Phi = 0. \tag{9.66}$$

Рассмотрим сначала уравнение Лапласа

$$\left(\frac{\partial^2}{\partial R^2} + \frac{2}{R} \frac{\partial}{\partial R} + \frac{1}{R^2} \operatorname{ctg} \psi \frac{\partial}{\partial \psi} + \frac{1}{R^2} \frac{\partial^2}{\partial \psi^2}\right) \Phi = 0 \tag{9.67}$$

н найдем его частные решения в виде

$$\Phi_n(R, \psi) = R^n \Phi_n(\psi), \qquad (9.68)$$

где n — целое положительное число.

Подставим (9.67) в (9.68), тогда

$$\frac{d^{2}\Phi_{n}}{d\psi^{2}} + ctg \psi \frac{d\Phi_{n}}{d\psi} + n(n+1)\Phi_{n} = 0.$$
 (9.69)

Замена независимой переменной $\eta = \cos \phi$ приводит уравнение (9.69) к уравнению Лежандра

$$(1-\eta^2) \frac{d^2\Phi_n}{d\eta^2} - 2\eta \frac{d\Phi_n}{d\eta} + n(n+1)\Phi_n = 0, \qquad (9.70)$$

решение которого ищем в виде многочлена

$$\Phi_n(\psi) = a_1 \eta^n + a_2 \eta^{n-2} + a_3 \eta^{n-4} + \dots + a_r \eta^{n-2r+2} + \dots$$

Подставив это выражение в уравнение (9.70), найдем

$$[n(n-1)a_1+2(2n-1)a_2]\eta^{n-2}+\ldots+\{[n(n+1)-(n-2r+2)\times \times (n-2r+3)]a_r+(n-2r+4)(n-2r+3)a_{r-1}\}\times \times \eta^{n-2r+2}=0.$$

Отсюда

$$a_r = -\frac{(n-2r+4)(n-2r+3)}{2(r-1)(2n-2r+3)}a_{r-1} \qquad (r=2, 3,...).$$

Следовательно,

$$\Phi_{n}(\psi) = a_{1} \left[\eta^{n} - \frac{n(n-1)}{2(2n-1)} \eta^{n-2} + \frac{n(n-1)(n-2)(n-3)}{2 \cdot 4(2n-1)(2n-3)} \eta^{n-4} - \dots \right]$$

Подставим это решение в (9.68). Учитывая, что

$$\eta = \cos \psi = \frac{x_3}{R}$$
, $R = \sqrt{r^2 + x_3^2}$

при n=0, 1, 2,..., получим следующие решения уравнения (9.67):

$$\Phi_0 = A_0,$$

$$\Phi_1 = A_1 x_0,$$

$$\Phi_{2} = A_{2} \left[x_{3}^{2} - \frac{1}{3} (r^{2} + x_{3}^{2}) \right],$$

$$\Phi_{3} = A_{3} \left[x_{3}^{3} - \frac{3}{5} x_{3} (r^{2} + x_{3}^{2}) \right],$$

$$\Phi_{4} = A_{4} \left[x_{3}^{4} - \frac{6}{7} x_{3}^{2} (r^{2} + x_{3}^{2}) + \frac{3}{35} (r^{2} + x_{3}^{2})^{2} \right].$$
(9.71)

Здесь A_0 , A_1 , ... — неизвестные постоянные коэффициенты. Эти решения являются, очевидно, также решениями уравнения (9.66).

Если $R^n\Phi_n(\psi)$ является решением уравнения (9.67), то легко установить, что $R^{n+2}\Phi_n(\psi)$ является решением уравнения (9.66). Действительно,

$$\begin{split} \left(\frac{\partial^{2}}{\partial R^{2}} + \frac{2}{R} \frac{\partial}{\partial R} + \frac{1}{R^{2}} \operatorname{ctg} \stackrel{\circ}{\tau} \frac{\partial}{\partial \psi} + \frac{1}{R^{2}} \frac{\partial^{2}}{\partial \psi^{2}}\right) R^{n+2} \Phi_{n}(\psi) = \\ = 2 \left(2n + 3\right) R^{n} \Phi_{n}(\psi). \end{split}$$

Подставим последнее соотношение в уравнение (9.66), тогда, учитывая, что $R^n\Phi_n(\psi)$ является решением уравнения (9.67), будем иметь

$$\begin{split} &\left(\frac{\partial^{2}}{\partial R^{2}} + \frac{2}{R} \frac{\partial}{\partial R} + \frac{1}{R^{2}} \operatorname{ctg} \psi \frac{\partial}{\partial \psi} + \frac{1}{R^{2}} \frac{\partial^{2}}{\partial \psi^{2}}\right)^{2} R^{n+2} \Phi_{n}(\psi) = \\ &= 2 \left(2n + 3\right) \left(\frac{\partial^{2}}{\partial R^{2}} + \frac{2}{R} \frac{\partial}{\partial R} + \frac{1}{R^{2}} \operatorname{ctg} \psi \frac{\partial}{\partial \psi} + \frac{1}{R^{2}} \frac{\partial^{2}}{\partial \psi^{2}}\right) \times \\ &\qquad \times R^{n} \Phi_{n}(\psi) = 0. \end{split}$$

Следовательно, умножением решений (9.71) на $R^2 = r^2 + x_3^2$ получим решения уравнения (9.66), которые уже не будут решениями уравнения (9.67)

$$\Phi_0^* = B_0 (r^2 + x_3^2),
\Phi_1^* = B_1 x_3 (r^2 + x_3^2),
\Phi_2^* = B_2 (2x_3^2 - r^2)(r^2 + x_3^2),
\Phi_3^* = B_3 (2x_3^3 - 3r^2x_3)(r^2 + x_3^2).$$
(9.72)

С помощью предыдущих решений рассмотрим различные случаи симметрично нагруженной круглой пластинки (рис. 41).

а) На основании (9.71) и (9.72) функцию напряжений $\Phi(r, x_3)$ представим в виде полинома третьей степени

$$\Phi(r, x_3) = a_3 \left(2x_3^3 - 3r^2x_3\right) + b_3 \left(x_3^3 + r^2x_3\right). \tag{9.73}$$

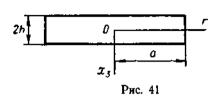
Подставим эту функцию в формулы (9.53), тогда

$$\sigma_{rr} = 6a_3 + (10v - 2)b_3$$

$$\sigma_{qq} = 6a_3 + (10v - 2)b_3,$$

$$\sigma_{33} = -12a_3 + (14 - 10v)b_3,$$

$$\sigma_{r3} = 0.$$
(9.74)



Таким образом, для функции напряжений (9.73) компоненты тензора напряжений являются постоянными по всей пластинке. Постоянные a_3 и b_3 определятся, если на торцах и боковой поверхности пластинки соответственно заданы равномерно распределенные $\sigma_{33} = T_{33}$ и $\sigma_{rr} = T_{rr}$.

б) Теперь при помощи (9.71) и (9.72) функцию напряжений представим в виде

$$\Phi(r, x_3) = a_4 (8x_3^4 - 24r^2x_3^2 + 3r^4) + b_4 (2x_3^4 + r^2x_3^2 - r^4).$$

На основании формул (9.53) получим

$$\sigma_{rr} = 96a_4x_3 + 4b_4(14v - 1)x_3,$$

$$\sigma_{33} = -192a_4x_3 + 8b_4(8 - 7v)x_3 \qquad (9.74.8)$$

$$\sigma_{r3} = 96a_4r - 4b_4(8 - 7v)r.$$

Если положить $96a_4-4b_4(8-7v)=0$, тогда

$$\sigma_{33} = \sigma_{r3} = 0$$
, $\sigma_{rr} = 28(1+v)b_4x_3$.

Постоянная b_4 определится, если на боковой поверхности пластинки задано постоянное значение изгибающего момента M_{τ} . Тогда

$$2\int_{0}^{h}\sigma_{rr}x_{3}dx_{3}=M_{r}.$$

Данное условие является интегральным, но согласно принципу Сен-Венана найденное напряженное состояние будет достаточно точным в точках, удаленных от боковой поверхности пластинки.

Из последнего соотношения найдем

$$b_4 = \frac{3M_r}{56(1+v)h^3}.$$

Тогла

$$\sigma_{rr} = \frac{3M_r}{2\hbar^3} x_3, \quad \sigma_{33} = \sigma_{r3} = 0.$$

Это решение представляет чистый изгиб пластники моментами, равномерно распределенными по ее боковой поверхности.

в) Исходя на (9.71) и (9.72), возьмем функцию напряжений

$$\Phi(r, x_3) = \frac{1}{3} a_6 (16x_3^6 - 120x_3^4r^2 + 90x_3^2r^4 - 5r^6) + b_6 (8x_3^6 - 16x_3^4r^2 - 21x_3^2r^4 + 3r^6) + a_4 (8x_3^4 - 24r^2x_3^2 + 3r^4).$$

$$+ \theta_6 (0x_3 - 10x_3r^2 - 21x_3r^2 + 3r^2) + a_4 (0x_3 - 24r^2x_3 + 3r^2)$$

Для этой функции напряжения таковы

$$\begin{split} \sigma_{rr} &= a_6 (320x_3^3 - 720r^2x_3) + b_6 \left[64 \left(2 + 11v \right) x_3^3 + \\ &+ \left(504 - 48 \cdot 22v \right) r^2x_3 \right] + 96a_4x_3, \\ \sigma_{33} &= a_6 \left(-640x_3^3 + 960r^2x_3 \right) + b_6 \left\{ \left[-960 + 320 \cdot 22 \left(2 - v \right) \right] x_3^3 + \\ &+ \left[384 - 48 \cdot 22 \left(2 - v \right) \right] r^2x_3 \right\} - 192a_4x_3, \\ \sigma_{r3} &= a_6 \left(960rx_3^2 - 240r^3 \right) + b_6 \left[\left(-672 + 48 \cdot 22v \right) x_3^2 r + \\ &+ \left(432 - 12 \cdot 22v \right) r^3 \right] + 96a_4r. \end{split}$$

К напряжениям σ_{33} прибавим равномерное в направлении оси ox_3 растяжение $\sigma_{33}'=b$, тогда получим компоненты тензора напряжений, которые содержат четыре постоянных a_6 , b_6 , a_4 и b.

Пусть имеем граничные условня

$$\sigma_{33} = 0$$
 при $x_3 = h$, $\sigma_{33} = -p$ при $x_3 = -h$, $\sigma_{r3} = 0$ при $x_3 = \pm h$,

тде р — интенсивность равномерной нагрузки.

Подставив в эти граничные условия выражения тензора напряжений, определим постоянные a_6 , b_6 , a_4 и b. Следовательно,

$$\sigma_{rr} = p \left[\frac{2 + v}{8} \frac{x_3^3}{h^3} - \frac{3(3 + v)}{32} \frac{r^2 x_3}{h^3} - \frac{3}{8} \frac{x_3}{h} \right].$$

$$\sigma_{33} = p \left(-\frac{x_3^3}{4h^3} + \frac{3}{4} \frac{x_3}{h} - \frac{1}{2} \right), \qquad (9.75)$$

$$\sigma_{r3} = \frac{3pr}{8h^3} \left(h^2 - x_3^2 \right).$$

Напряжения σ_{rr} на боковой поверхности пластинки дают нэгибающие моменты M_{rr} равномерно распределенные по контуру.

Чтобы получить решение для свободно опертой пластинки, к компонентам тензора напряжений (9.75) прибавим напряжении чистого изгиба, и постоянную b_4 определим так, чтобы на боковой поверхности r=a

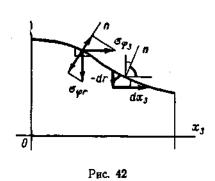
$$M_r = \int_{-h}^{h} \sigma_r x_3 dx_3 = 0. \tag{9.76}$$

Тогда

$$\sigma_{rr} = p \left(\frac{2 + v}{8} \frac{x_3^8}{h^3} - \frac{3(3 + v)}{32} \frac{r^2 x_3}{h^3} - \frac{3}{8} \frac{2 + v}{5} \frac{x_3}{h} + \frac{3(3 + v)}{32} \frac{a^2 x_3}{h^3} \right). \tag{9.77}$$

Выполнение условия (9.76) означает, что приложение чистого изгиба устраняет изгибающие моменты M_r на боковой поверхности пластинки, при этом действуют напряжения σ_{rr} , равные

$$\sigma_{rr} = \frac{2+v}{8} p \left(\frac{x_3^3}{h^3} - \frac{3}{5} \frac{x_3}{h} \right).$$



Учитывая, что главный вектор и главный момент иапряжений от равны нулю, на основании принципа Сен-Венана можно утверждать, что поле тензора напряжений будет достаточно точным в точках, удаленных от боковой поверхности.

Рассмотрим кручение тела вращения. Пусть к основаниям тела вращения (рис. 42) приложены заданные усилня, удовлетворяющие условиям равновесия абсолютно твердого тела и при-

водящиеся к скручивающим парам. Массовые силы отсутствуют и боковая поверхность тела свободна от поверхностных сил.

Эту задачу решим в перемещеннях в цилиндрических координатах, полагая, что $u_r = u_3 = 0$, а u_{ϕ} , благодаря осевой симметрии деформирования тела вращения, не будет зависеть от полярного угла ϕ и будет функцией только r и x_3 . Так как $u_r = u_3 = 0$ и $u_{\phi} = u_{\phi}(r, x_3)$, из формул (3.29) находим

$$e_{rr} = e_{\varphi \varphi} = e_{33} = e_{3r} = 0,$$

$$e_{r\varphi} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_{\varphi}}{\partial r} - \frac{u_{\varphi}}{r} \right), \quad e_{\varphi 3} = \frac{1}{2} \frac{\partial u_{\varphi}}{\partial x_3}. \tag{9.78}$$

Подставни (9.78) в формулы закона Гука; тогда

$$\sigma_{rr} = \sigma_{\varphi\varphi} = \sigma_{33} = \sigma_{3r} = 0,$$

$$\sigma_{r\varphi} = \mu \left(\frac{\partial u_{\varphi}}{\partial r} - \frac{u_{\varphi}}{r} \right), \quad \sigma_{\varphi 3} = \mu \frac{\partial u_{\varphi}}{\partial x_3}. \tag{9.79}$$

Учитывая, что компоненты σ_{rp} и $\sigma_{\phi 3}$ также не зависят от угла ϕ и массовые силы отсутствуют, из уравнений (2.30) получим

$$\frac{\partial \sigma_{r\varphi}}{\partial r} + \frac{\partial \sigma_{\varphi 3}}{\partial x_3} + \frac{2\sigma_{r\varphi}}{r} = 0.$$

Последнему уравнению придадим вид

$$\frac{\partial}{\partial r}(r^2\sigma_{r\varphi}) + \frac{\partial}{\partial x_3}(r^2\sigma_{\varphi 3}) = 0. \tag{9.80}$$

Решение уравнения (9.80) будет

$$\sigma_{\varphi 3} = \frac{1}{r^2} \frac{\partial \Phi}{\partial r} , \quad \sigma_{r\varphi} = -\frac{1}{r^2} \frac{\partial \Phi}{\partial x_3} . \tag{9.81}$$

Здесь функция $\Phi(r, x_3)$, называемая функцией напряжений, определится из уравнений совместности.

Условия совместности деформаций (3.40) с учетом (9.79) для

данной задачи примут вид

$$\frac{\partial}{\partial r} \left(\frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} (r \sigma_{\varphi \theta}) \right) - \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2 (r^2 \sigma_{r \varphi})}{\partial r \partial x_3} = 0,$$

$$\frac{\partial^2 \sigma_{r \varphi}}{\partial x_3^2} - r \frac{\partial^2}{\partial r \partial x_3} \left(\frac{\sigma_{\varphi 3}}{r} \right) = 0.$$

С учетом (9.81) второе уравнение примет вид

$$\frac{\partial}{\partial x_3} \left(\frac{\partial^2 \Phi}{\partial r^2} - \frac{3}{r} \frac{\partial \Phi}{\partial r} + \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_3^2} \right) = 0.$$

Последнее удовлетворяется, если

$$\frac{\partial^2 \Phi}{\partial r^2} - \frac{3}{r} \frac{\partial \Phi}{\partial r} + \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_3^2} = 0. \tag{9.82}$$

Непосредственной проверкой легко убедиться, что при условии (9.82) первое уравнение удовлетворяется тождественно. Таким образом, условне совместности деформаций для данной задачи имеет вид (9.82).

Граничное условие для функции Φ определится из следующего рассуждения. В силу того, что боковая поверхность бруса свободна от поверхностных сил, сумма проекций касательных напряжений $\sigma_{\phi 3}$ и $\sigma_{\phi r}$, действующих в точках границы осевого сечения на нормаль к границе (рис. 42), должна обращаться в нуль, т. е.

$$\sigma_{qr}\cos(n, r) + \sigma_{qs}\cos(n, x_s) = 0.$$
 (9.83)

Согласно рис. 42 имеем

$$\cos(n, r) = \frac{dx_3}{dl}; \cos(n, x_3) = -\frac{dr}{dl},$$
 (9.84)

где dl — элемент дуги границы.

Подставляя (9.81) и (9.84) в граничное условие (9.83), найдем

$$\frac{\partial \Phi}{\partial x_2} \frac{dx_3}{dl} + \frac{\partial \Phi}{\partial r} \frac{dr}{dl} = 0,$$

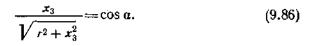
откуда $\frac{d\Phi}{dl} = 0$ или $\Phi = C$.

Величина крутящего момента связана с функцией Ф соотношением

$$M = 2\pi \int_{0}^{R(x_{3})} \sigma_{3\varphi} r^{2} dr = 2\pi \int_{0}^{R(x_{3})} \frac{\partial \Phi}{\partial r} dr = 2\pi \left\{ \Phi \left[R(x_{3}), x_{3} \right] - \Phi(0, x_{3}) \right\}.$$

$$(9.85)$$

Если тело вращения имеет форму конуса (рис. 43), то на поверхности его имеет место соотношение



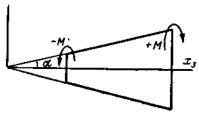


Рис. 43

Очевидно, любая функция аргумента, представляющего собой левую часть (9.86), будет величиной постоянной на поверхности конуса. Попытаемся функцию напряжений искать в виде

$$\Phi(r, x_3) = A \left[\frac{x_3}{\sqrt{r^2 + x_3^2}} + B \left(\frac{x_3}{\sqrt{r^2 + x_3^2}} \right)^n \right], \quad (9.87)$$

где A, B, n — иеизвестиые постоянные.

На основании вышесказанного эта функция на поверхности конуса удовлетворяет условию $\Phi(r, x_3) = \text{const.}$ Функция (9.87) удовлетворяет уравнению (9.82), если принять

$$B = -\frac{1}{3}$$
; $n = 3$.

Таким образом,

$$\Phi(r, x_3) = A \left[\frac{x_3}{\sqrt{r^2 + x_3^2}} - \frac{1}{3} \left(\frac{x_3}{\sqrt{r^2 + x_3^2}} \right)^3 \right].$$

Постоянную A определяем из (9.85)

$$A = -\frac{3M}{2\pi (2-3\cos \alpha + \cos^3 \alpha)}.$$

Согласно формулам (9.81) касательные напряжения будут

$$\sigma_{\varphi 3} = -A \frac{r x_3}{(r^2 + x_3^2)^{5/2}}; \quad \sigma_{r\varphi} = -A \frac{r^2}{(r + x_3^2)^{5/2}}.$$

§ 80. Температурные напряжения

Определим напряжения и деформации в полой сфере от воздействия стационарного температурного поля, когда на внутренней поверхности этой сферы поддерживается постоянная температура T_a , а на наружной — температура T_b . В данной задаче распределение всех искомых величин будет симметричным относительно центра сферы, т. е. все искомые величины будут зависеть только от радиуса r. Поэтому уравнение (5.13) и граничные условия (5.15) в сферической системе координат примут вид

$$\frac{d}{dr}\left(r^2\frac{dT}{dr}\right) = 0,\tag{9.88}$$

$$T = T_a \text{ при } r = a,$$
 (9.89)

$$T = T_b$$
 при $r = b$.

Решение задачи (9.88), (9.89) будет

$$T = \frac{A}{r} + B, \tag{9.90}$$

где

$$A = \frac{ab}{b-a} (T_a - T_b); \quad B = \frac{ab}{b-a} \left(\frac{T_a}{b} - \frac{T_b}{a} \right).$$

В силу симметричности напряженного состояния относительно центра сферы, будем иметь

$$\sigma_{\varphi\varphi}(r) = \sigma_{\psi\psi}(r), \ \sigma_{r\varphi} = \sigma_{r\psi} = \sigma_{\varphi\psi} = 0, \ \sigma_r = \sigma_r(r).$$

Тогда дифференциальное уравнение равновесия в силу (2.31) примет вид

$$\frac{d\sigma_{rr}}{dr} + 2 \frac{\sigma_{rr} - \sigma_{qq}}{r} = 0. \tag{9.91}$$

Для нашей задачи $u_{\psi} = u_{\varphi} = 0$ и $u_r = u_r(r)$, при этом из (3.32) най-дем

$$e_{rr} = \frac{du_r}{dr}, \quad e_{\varphi\varphi} = e_{\varphi\psi} = \frac{u_r}{r}, \quad e_{\varphi r} = e_{\varphi\varphi} = e_{r\psi} = 0.$$
 (9.92)

Учитывая (9.92) в (4.56), будем иметь

$$\sigma_{rr} = (\lambda + 2\mu) \frac{du_r}{dr} + 2\lambda \frac{u_r}{r} - \beta T,$$

$$\sigma_{\varphi\varphi} = \sigma_{\psi\psi} = \lambda \frac{du_r}{dr} + 2(\lambda + \mu) \frac{u_r}{r} - \beta T,$$
(9.93)

$$\sigma_{\varphi r} = \sigma_{\varphi \varphi} = \sigma_{r \psi} = 0.$$

Подставим соотношения (9.93) в (9.91), тогда

$$\frac{d^2u_r}{dr^2} + \frac{2}{r} \frac{du_r}{dr} - \frac{2u_r}{r^2} = g \frac{dT}{dr},$$

где
$$g = \frac{1+\nu}{1-\nu} \alpha$$
,

илн

$$\frac{d}{dr} \left[\frac{1}{r^2} \frac{d (r^2 u_r)}{dr} \right] = g \frac{dT}{dr}.$$

Интегрируя это уравнение, найдем

$$u_r = \frac{g}{r^2} \int_{a}^{r} T r^2 dr + c_1 r + \frac{c_2}{r^2} . \tag{9.94}$$

Подставляя в это выражение функцию T = T(r) из (9.90), получим

$$u_r = g \left[\frac{A}{2} + B \frac{r}{3} - \frac{A}{2} \frac{a^2}{r^2} - \frac{B}{3} \frac{a^3}{r^2} \right] + c_1 r + \frac{c_2}{r^2}. \quad (9.95)$$

Учитывая выражение (9.95) в (9.93), найдем

$$\begin{split} \sigma_{rr} &= (\lambda + 2\mu) \left[\frac{Bg}{3} + \frac{Aga^2}{r^3} + \frac{2Bga^3}{3r^3} + c_1 - \frac{2c_2}{r^3} \right] + \\ &+ 2\lambda \left[\frac{Ag}{2r} + \frac{Bg}{3} - \frac{Ag}{2} \frac{a^2}{r^3} - \frac{Bg}{3} \frac{a^3}{r^3} + c_1 + \frac{c_2}{r^2} \right] - \beta T, \\ \sigma_{rr} &= \sigma_{\phi\phi} = \lambda \left[\frac{Bg}{3} + \frac{Aga^2}{r^3} + \frac{2Bga^3}{3r^3} + c_1 - \frac{2c_2}{r^3} \right] + \\ &+ 2(\lambda + \mu) \left[\frac{Ag}{2r} + \frac{Bg}{3} - \frac{Ag}{2} \frac{a^2}{r^3} - \frac{Bg}{3} \frac{a^3}{r^3} + c_1 + \frac{c_2}{r^3} \right] - \beta T. \end{split}$$

Постоянные c_1 и c_2 определяются из граничных условий: $\sigma_{rr} = 0$ при r = a и r = b.

ТЕОРИЯ РАСПРОСТРАНЕНИЯ УПРУГИХ ВОЛН

§ 81. Два типа волн

Пуассоном впервые доказано существование в однородной изотропной среде двух типов волн; один из типов воли носит название воли сжатия — разрежения, другой — воли сдвига. Им было показано, что они характеризуются различными скоростями распространення фронта, а также тем, что в волнах сжатия - разреження отсутствует вращение частиц, а сдвиговые волны не сопровождаются изменением объема.

Перейдем к доказательству существования двух типов волн. Будем рассматривать безграничную среду. Представим массовые силы F, действующие на эту среду, и поле перемещений a в виде

$$F = \nabla \Phi + \operatorname{rot} \Psi, \tag{10.1}$$

$$\mathbf{a} = \nabla \varphi + \operatorname{rot} \Phi. \tag{10.2}$$

Здесь Φ и ϕ — скалярные функции координат (x_1, x_2, x_3) и времени t, а Ψ н ϕ — векторные функции координат и времени t. Из (10.2) следует

$$\operatorname{div} \boldsymbol{u} = \Delta \varphi. \tag{10.3}$$

Подставляя в уравиения движения упругой среды (5.5) выражения (10.1), (10.2), учитывая (10.3) н изменяя порядок дифференциальных операторов, получим

$$\nabla \left[c_1^2 \Delta \varphi - \frac{\partial^2 \varphi}{\partial t^2} + \Phi \right] + \operatorname{rot} \left[c_2^2 \Delta \psi - \frac{\partial^2 \psi}{\partial t^2} + \Psi \right] = 0. \tag{10.4}$$

Здесь обозначено

$$c_1^2 = \frac{\lambda + 2\mu}{\rho}, \quad c_2^2 = \frac{\mu}{\rho}.$$
 (10.5)

Легко видеть, что (10.4) будет удовлетворено, если положить

$$c_1^2 \Delta \varphi - \frac{\partial^2 \varphi}{\partial t^2} = -\Phi, \qquad (10.6)$$

$$c_{2\Delta}^{2} \Phi - \frac{\partial^{2} \Phi}{\partial t^{2}} = -\Psi. \tag{10.7}$$

Таким образом, доказано, что векторное поле и, определяемое (10.2), является решением уравнения (5.5), если функции ф и ф удовлетворяют (10.6) и (10.7), функция ф называется продольным потенциалом, а ф — поперечным потенциалом.

Возникает вопрос, есть ли у этих уравнений решения, которые нельзя представить в указанном нами виде. Можно показать, что

таких решений нет. Отметим некоторые важные следствия.

а. Пусть $\Psi \equiv 0$, а начальные условия таковы, что при $t = t_0, \; \psi =$ =0. Тогда для определення 4 получается однородное уравнение (10.7) с нулевыми начальными условиями. Это означает, что •=0 всегда; на уравнения (10.2) следует тогда, что $u = \nabla \varphi$ и rot u = 0.

Это показывает, что в волне, описываемой функцией ф, не происходит вращение частиц среды, т. е. каждая из них движется поступательно. Поэтому такне волны называются продольными. Следует подчеркнуть еще раз, что если $\Psi = 0$ и в некоторый момент волновое поле имеет продольный характер, то оно остается продольным всегда, т. е. продольные волны в изотропной однородной и безграничной среде при своем распространении не генерируют поперечных.

Уравнение (10.6), описывающее продольные волны, является неоднородным волновым уравнением. Известно, что если функция Ф и начальные условия в конечной части пространства отличны от нуля, то поверхность, отделяющая возмущенную область от невозмущенной (фронт волны), распространяется в направлении своей нормали в сторону невозмущенной области со скоростью c_1 .

б. Пусть теперь Ф=0, а начальные условия таковы, что при $t=t_0$, $\varphi=0$. Тогда $\varphi=0$ и $u=\mathrm{rot}\,\psi$. В таком поле объемное расши-

рение равно нулю. Действительно, div $\mathbf{a} = \text{div rot } \Phi = 0$.

Волны, обладающие таким свойством, называются поперечными нли волнами сдвига. Поперечные волны, распространяясь в безграничной среде, не генерируют продольных воли. Скорость распрост-

ранения фронта поперечных воли равна c_2 .

В однородной среде с границей продольные и поперечные волны распространяются независимо лишь до того момента, пока фронт не пересечет границу. Тогда образуются так называемые отраженные волны обонх типов, так как обычно системе граничных условий нельзя удовлетворить, введя отраженную волну какого-либо одного типа.

Рассмотрим несколько примеров.

1. Плоская продольная волна. Пусть массовые силы отсутствуют, поперечный потенциал ф тождественно равен нулю, а продольный потенциал ϕ зависит только от x_1 и t. Тогда уравнение (10.6) превращается в уравнение колебаний струны

$$c_1^2 \frac{\partial^2 \varphi}{\partial x_1^2} - \frac{\partial^2 \varphi}{\partial t^2} = 0$$

и имеет решение вида

$$\varphi = f(x_1 - c_1 t) + g(x_1 + c_1 t),$$
 (10.8)

где f и g — произвольные, дважды дифференцируемые функции.

Первое слагаемое в (10.8) представляет волну постоянной формы, распространяющуюся со скоростью c_1 в положительном направлении оси х, а второе — волиу постоянной формы, распространяющуюся в противоположном направлении.

Перемещение, соответствующее решению (10.8), на основе (10.2)

бүдет

$$u_1 = \frac{\partial \varphi}{\partial x_1} = f'(x_1 - c_1 t) + g'(x_1 + c_1 t). \tag{10.9}$$

Выражение (10.9) показывает, что на каждой плоскости, перпендикулярной $\dot{\mathbf{x}}$ оси x_1 , при фиксированном t при переходе от точки к точке волновое поле не меняется и параллельно оси х₁. Если направление распространения плоской волны не совпадает с осью x_1 , то поле перемещений будет описываться более сложиыми формулами, хотя физическая картина останется той же. Выведем соответствующие формулы.

Пусть направление распространения плоских продольных волн в составляет с координатными осями углы, косинусы которых есть n_k . Обозначим через l расстояние, отсчитываемое вдоль прямой, параллельной направлению п. Для простоты рассмотрим волну, распространяющуюся в одном направлении. Подставляя вместо l его выражение $l=x_kn_k$ (k=1, 2, 3), получим

$$\varphi = f(l - c_1 t) = f(x_k n_k - c_1 t).$$

Из (10.2) для компонентов вектора перемещения получим

$$u_v = \pi_v f'(x_k n_k - c_1 t)$$
 (v = 1, 2, 3).

2. Сферическая продольная волна. Рассмотрим случай, когда продольный потенциал ф в сферической системе координат зависит лишь от радиуса г и времени t. Поперечный потенциал ф вновь тождественно равен нулю. Массовые силы не действуют.

В этом случае в сферических координатах уравнение (10.6) при-

нимает вил

$$\frac{\partial^2 \varphi}{\partial r^2} + \frac{2}{r} \frac{\partial \varphi}{\partial r} - \frac{1}{c_1^2} \frac{\partial^2 \varphi}{\partial t^2} = 0$$

нлн

$$\frac{\partial^2}{\partial r^2}(r\varphi) - \frac{1}{c_1^2} \frac{\partial^2}{\partial t^2}(r\varphi) = 0.$$

Решение этого уравнения будет

$$r\varphi = f(r - c_1 t) + g(r + c_1 t),$$

отсюда

$$\varphi = \frac{1}{r} f(r - c_1 t) + \frac{1}{r} g(r + c_1 t). \tag{10.10}$$

Первое слагаемое (10.10) представляет волну, расходящуюся от центра, а второе — волну, сходящуюся к центру.

Рассмотрим волну, расходящуюся от центра. Поскольку продольный потенциал ϕ зависит лишь от r и t, то в сферических координатах $(r, \, \psi, \, \phi)$ отличной от нуля проекцией вектора u будет

$$u_{r} = \frac{\partial \varphi}{\partial r} = \frac{1}{r} f'(r - c_{1}t) - \frac{1}{r^{2}} f(r - c_{1}t). \tag{10.11}$$

Выражение (10.11) указывает, что перемещение u_r направлено строго по радиусу и не меняется при переходе от точки к точке, если они лежат на одной и той же сфере (при фиксированном времени).

Важно подчеркнуть, что при r, стремящемся к нулю, u_r стремится к бесконечности, это же происходит с деформациями и напряжениями. Вообще говоря, уравнения Ляме не годятся для описания среды, испытывающей большие деформации. Но формально эти уравнения такие решения допускают и они пригодны и удобны для описания реальных процессов, когда r ограничено снизу. Пусть, например, упругая волна вызвана равномерным давлением, приложениым к поверхности сфернческой полости радиуса r_0 . Тогда формула (10.11) описывает решение в области $r \geqslant r_0$, и особенность при $r \rightarrow 0$ оказывается вне области, в которой ищется решение. В этом примере функция f, фигурирующая в формуле (10.11), легко определяется по заданному на полости давленню $p = p(r_0, t)$. Итак, решение (10.11) имеет особенность при r = 0. Такая осо-

Итак, решение (10.11) имеет особенность при r=0. Такая особенность называется центром расширения. Отметим, что в отличие от плоской волны, которая при распространении не меняет своей формы, сферическая волна свою форму меняет. В самом деле, коэффициенты $\frac{1}{r}$ и $\frac{1}{r^2}$ в формуле (10.11) показывают, что ампли-

туды волны с изменением г меняются.

3. Плоская поперечная волна. Пусть снова массовые силы отсутствуют; продольный потенциал $\phi = 0$, а поперечный потенциал ϕ имеет лишь один отличный от нуля компонент ϕ_3 , который зависит только от x_1 и t. Тогда из (10.7) получаем

$$c_2^2 \frac{\partial^2 \psi_3}{\partial x_1^2} - \frac{\partial^2 \psi_3}{\partial t^2} = 0.$$

Отсюда

$$\psi_3 = f(x_1 - c_2 t) + g(x_1 + c_2 t).$$

Для простоты будем рассматривать только волну, распространяющуюся в положительном направлении оси x_1 . Для проекций вектора перемещения получим формулы

$$u_1 = u_3 = 0$$
, $u_2 = -f'(x_1 - c_2 t)$.

Здесь направление оси x_1 — направление распространения волны. Однако, в отличне от плоской продольной волны, скорость ее распространения равна c_2 , а направление перемещения ее совпадает с направлением распространения волны, а перпендикулярно ему (в данном случае перемещение направлено вдоль оси x_2).

Нетрудно убедиться, что объемное расширение в такой волне, как и в общем случае поперечной волны, равно нулю

$$\operatorname{div} u = \frac{\partial u_2}{\partial x_2} = 0.$$

Согласно формулам (3.27) для компонентов тензора вращения частиц получим

$$\omega_1 = \omega_2 = 0$$
, $\omega_3 = \frac{1}{2} f''(x_1 - c_2 t)$,

т. е. частицы вращаются вдоль оси, параллельной оси хз.

§ 82. Поверхностные волны Рэлея

Рассмотрим упругое полупространство. Начало координат поместим на его поверхности, ось x_1 направим вдоль границы, ось x_2 — в глубь среды (рис. 44). Предполагается, что объемные силы отсутствуют. Будем искать решение уравнений (10.6) и (10.7), которое не зависит от x_3 (плоская деформация), во времени меняется по синусоидальному закону, затухает с глубиной, а на границе $x_3 = 0$ удовлетворяет условиям $T_{21} = T_{22} = 0$. Тогда при $x_2 = 0$

$$\sigma_{22} = \sigma_{21} = 0.$$
 (10.12)

Это — задача о свободных колебаниях полупространства.

Решение попытаемся найти в виде

$$\varphi = Ae^{-\alpha x_2 + iq(x_1 - ct)} \quad (\alpha > 0),$$

$$\psi_3 = Be^{-\beta x_2 + iq(x_1 - ct)} \quad (\beta > 0), \quad \psi_1 = \psi_2 = 0.$$
(10.13)

Здесь q — заданная частота. Постоянные α , β , c (c — фазовая скорость), А, В должны быть подобраны так, чтобы (10.13) удовлетворяло уравнениям (10.6), (10.7) и граничным условиям (10.12). Подставляя (10.13) в (10.6) и (10.7), после простых преобразо-

ваний получим

$$a = q \sqrt{1 - \frac{c^2}{c_1^2}},$$

$$\beta = q \sqrt{1 - \frac{c^2}{c_2^2}}.$$
(10.14)

На основании решения (10.13) и формулы (10.2) найдем

$$u_1 = (iq A e^{-\alpha x_2} - \beta B e^{-\beta x_2}) e^{iq(x-ct)},$$

$$u_2 = (-\alpha A e^{-\alpha x_2} - iq B e^{-\beta x_2}) e^{iq(x_1-ct)}.$$

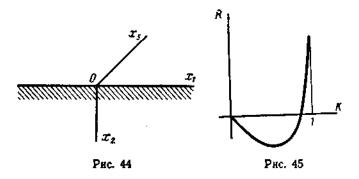
Следовательно, вектор перемещения и находится в плоскостях, перпендикулярных к оси x_3 .

Перемещения на границе $x_2 = 0$ будут

$$u_1 = (iqA - \beta B) e^{-iq(x_1 - \epsilon t)}, \quad u_2 = -(\alpha A + iqB) e^{iq(x_1 \epsilon t)}.$$
 (10.15)

Пользуясь формулами для перемещення и законом Гука, нетрудно получить выражения для компонентов тензора напряжений на границе

$$\begin{split} &\sigma_{22} = \mu q^2 \left\{ \left(2 - \frac{c^2}{c_2^2} \right) A + 2i \ \sqrt{1 - \frac{c^2}{c_2^2}} \ B \right\} e^{iq(x_1 - ct)}, \\ &\sigma_{12} = \mu q^2 \left\{ -2i \ \sqrt{1 - \frac{c^2}{c_1^2}} \ A + \left(2 - \frac{c^2}{c_2^2} \right) B \right\} e^{iq(x_1 - ct)}. \end{split}$$



Чтобы удовлетворить граничным условиям (10.12), нужно положить

$$\left(2 - \frac{c^2}{c_2^2}\right) A + 2i \sqrt{1 - \frac{c^2}{c_2^2}} B = 0,$$

$$-2i \sqrt{1 - \frac{c^2}{c_1^2}} A + \left(2 - \frac{c^2}{c_2^2}\right) B = 0.$$
(10.16)

Относительно A н B мы получний линейную однородную систему уравнений. Для того чтобы A н B были отличны от нуля, необходимо приравнять к нулю определитель R этой системы

$$R = \left(2 - \frac{c^2}{c_2^2}\right)^2 - 4\sqrt{\left(1 - \frac{c^2}{c_1^2}\right)\left(1 - \frac{c^2}{c_2^2}\right)} = 0, \quad (10.17)$$

илн

$$R \equiv (2-k)^2 - 4 \sqrt{(1-k)(1-\gamma k)} = 0.$$

где

$$k = \frac{c^2}{c_2^2}, \quad \gamma = \frac{c_2^2}{c_1^2} < 1.$$

Это уравнение определяет фазовую скорость c; важно подчеркнуть, что последняя не зависит от частоты q, а зависит лишь от отношения c_2/c_1 .

Покажем, что $c^2 < c_2^2$. Действительно, полагая $c = c_2$, получим R = 1. С другой стороны, при c = 0 имеем R = 0, а $R' = -2(1-\gamma) < 0$. Отсюда следует, что уравнение (10.17) при любом значении $\frac{c_2}{c_1}$

имеет корень $k = \frac{c^2}{c_2^2} < 1$ (рис. 45). Можно показать, что на отрез-

ке [0, 1] других корней мет (корень c=0, соответствующий нулевому решению, в расчет не принимаем). В частности, при $\lambda=\mu$, т. е.

при
$$\frac{c_2}{c_1} = \frac{1}{\sqrt{3}}$$
, $c = \sqrt{\frac{2\left(1 - \frac{1}{\sqrt{3}}\right)}{2\left(1 - \frac{1}{\sqrt{3}}\right)}}c_2$.

Из (10.16) получаем

$$A = -2i \sqrt{1 - \frac{c^2}{c_2^2}} \frac{D}{q}, \quad B = \left(2 - \frac{c^2}{c_2^2}\right) \frac{D}{q},$$

где D — произвольная постоянная. Тогда

$$\begin{split} u_1 &= D \sqrt{1 - \frac{c^2}{c_2^2}} \left[2e^{-ax_2} - \left(2 - \frac{c^2}{c_2^2} \right) e^{-\beta X_3} \right] e^{tq(x_1 - ct)} \,, \\ u_2 &= i D \left[2 \sqrt{\left(1 - \frac{c^2}{c_1^2} \right) \left(1 - \frac{c^2}{c_2^2} \right)} \, e^{-ax_2} - \left(2 - \frac{c^2}{c_2^2} \right) e^{-\beta x_2} \right] e^{tq(x_1 - ct)} \,, \end{split}$$

Мы построили решение в комплексной форме, но поскольку уравнения и краевые условия задачи линейные, ее решением будет как действительная, так и минмая часть получаемых выражений; например,

$$u_{1} = D \sqrt{1 - \frac{c^{2}}{c_{2}^{2}}} \left[2e^{-\alpha x_{2}} - \left(2 - \frac{c^{2}}{c_{2}^{2}}\right)e^{-\beta x_{3}} \right] \cos q (x_{1} - ct),$$

$$(10.18)$$

$$u_{2} = -D \left[2 \sqrt{\left(1 - \frac{c^{2}}{c_{1}^{2}}\right) \left(1 - \frac{c^{2}}{c_{2}^{2}}\right)} e^{-\alpha x_{2}} - \left(2 - \frac{c^{2}}{c_{2}^{2}}\right)e^{-\beta x_{3}} \right] \sin q(x_{1} - ct).$$

Так как коэффициенты α и β [формулы (10.14)], характеризующие ватухание с глубиной, растут с увеличением частоты q, то в силу (10.18) приходим к выводу, что чем волна длиннее, тем на большей глубине она ощущается.

При $x_2 = 0$ из (10.18) получаем

$$\begin{aligned} u_1 &= D \sqrt{1 - \frac{c^2}{c_2^2}} \frac{c^2}{c_2^2} \cos q \, (x_1 - ct), \\ u_2 &= -D \left[2 \sqrt{\left(1 - \frac{c^2}{c_1^2}\right) \left(1 - \frac{c^2}{c_2^2}\right)} - \left(2 - \frac{c^2}{c_2^2}\right) \right] \sin q \, (x_1 - ct). \end{aligned}$$
(10.19)

Отсюда следует, что точки поверхности движутся по эллипсам.

Рассмотренные выше волны былн впервые изучены Рэлеем. Они наблюдаются вдали от источника возмущения. Поскольку энергия, которую эти волны несут, сконцентрирована у поверхности и рассенвается по поверхности, то ее рассенвание происходит медленнее, чем в волнах, где энергия рассеивается по объему возмущенной области. Поэтому при землетрясениях для наблюдателя, удаленного от эпицентра, наибольшую опасность представляют рэлеевские волны.

§ 83. Волны Лява

Рассмотрим упругий слой постоянной толщины H с упругими постоянными λ , μ плотностью ρ , лежащий на упругом полупространстве с параметрами λ_* , μ_* , ρ_* . Будем предполагать, что скорость распространения поперечных волн в слое c_2 меньше соответствующей скорости c_{*2} в полупространстве

$$c_2 < c_{\bullet^2}$$
 (10.20)

Направим ось x_1 вдоль границы раздела, ось x_2 — вглубь полупространства (рис. 46).

Пусть граница слоя $x_2 = -H$ свободна от нагрузки $T_{21} = T_{22} = T_{23} = 0$. Тогда при $x_2 = -H$

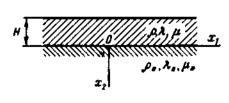
$$\sigma_{22} = \sigma_{12} = \sigma_{23} = 0,$$
 (10.21)

а на границе раздела

$$u_1 = u_1^{\bullet}, \quad u_2 = u_2^{\bullet}, \quad u_3 = u_3^{\bullet}, \quad (10.22)$$

$$\sigma_{22} = \sigma_{22}^{\bullet}, \quad \sigma_{12} = \sigma_{12}^{\bullet}, \quad \sigma_{23} = \sigma_{23}^{\bullet}, \quad (10.23)$$

(звездочкой отмечены величины, относящиеся к полупространству). Кроме того, потребуем, чтобы при ж₂, стремящемся к бесконечности,



Prc. 46

смещения стремились к нулю. Попытаемся найти такие решения уравнения (5.5) для слоя и полупространства, у которых были бы отличны от нуля только компоненты u_3 и u_3 и при этом они ие зависели бы от x_3 . Такая волиа, если она существует, является поперечной, так как div u = 0.

Из уравнения (5.5) (без учета объемных сил) получаем

$$\frac{\partial^{2}u_{3}}{\partial x_{1}^{2}} + \frac{\partial^{2}u_{3}}{\partial x_{2}^{2}} = \frac{1}{c_{2}^{2}} \frac{\partial^{2}u_{3}}{\partial t^{2}}, \quad \frac{\partial^{2}u_{3}^{*}}{\partial x_{1}^{2}} + \frac{\partial^{2}u_{3}^{*}}{\partial x_{2}^{2}} = \frac{1}{c_{*2}^{2}} \frac{\partial^{2}u_{3}^{*}}{\partial t^{2}}. \quad (10.24)$$

В силу сделанных относительно перемещений предположений первые пары условий (10.21), (10.22) и (10.23) удовлетворяются автоматически, а последние дают:

при $x_2 = -H$

$$\frac{\partial a_3}{\partial x_2} = 0, \tag{10.25}$$

 π рн $x_2 = 0$

$$u_8 = u_3^{\bullet}, \quad \mu \frac{\partial u_3}{\partial x_2} = \mu_* \frac{\partial u_3^{\bullet}}{\partial x_2}.$$
 (10.26)

Будем разыскивать такие решения, зависимость которых от x_1 и t описывается синусондальным законом, т. е.

$$u_3 = f(x_2) e^{iq(x_1 - ct)}; \quad u_3 = f_*(x_2) e^{iq(x_1 - ct)}.$$
 (10.27)

Здесь q — заданная частота; c — неизвестная фазовая скорость, относительно которой будем предполагать $c_2 < c < c_{*2}$, что не противоречит (10.20).

Подставляя (10.27) в уравнения (10.24), получаем

$$f'' + q^{2}\alpha^{2}f = 0 \quad \left(\alpha = \sqrt{\frac{c^{2}}{c_{2}^{2}} - 1}\right),$$

$$f_{\bullet}' - q^{2}\beta^{2}f_{\bullet} = 0 \quad \left(\beta = \sqrt{1 - \frac{c^{2}}{c_{*2}^{2}}}\right),$$
(10.28)

откуда

$$f(x_2) = A \sin(aqx_2) + B \cos(aqx_2),$$
 (10.29)

$$f_{\bullet}(x_2) = Ce^{-\beta q x_1} + C_1 e^{\beta q x_2}$$
.

Для ограниченности решения $f_*(x_2)$ следует принять $C_1 = 0$, тогда

$$f_{\star}(x_2) = Ce^{-\beta qx_{\star}}. \tag{10.30}$$

Из граничных условий (10.26) следует

$$B = C$$
, $A = -\frac{\mu_* \beta}{\mu a} C$. (10.31)

Подставляя (10.27) в (10.25) и пользуясь (10.29), получаем $A\cos(\alpha qH) + B\sin(\alpha qH) = 0$,

или при помощи (10.31)

$$tg(\alpha qH) = \frac{\mu_{\alpha}\beta}{\mu\alpha}. \tag{10.32}$$

Так как α и β с помощью формул (10.28) выражаются через c, c_2 , c_{*2} , то (10.32) представляет собой уравнение для определения отношения $\frac{c}{c_2}$ как функции параметров qH, c_2/c_{*2} , μ_*/μ .

Покажем, что корни уравнения (10.32) существуют. Будем считать неизвестным $\xi = qH$, а остальные параметры заданными. Тогда при изменении $\xi = qH$ от нуля до $\frac{\pi}{2\alpha}$ тангенс (αqH) будет меняться от нуля до бесконечности, а так как тангенс — непрерывная функция, найдется такое значение $\xi = \xi_0$, при котором (10.32) будет удовлетворено. Последнее и доказывает существование корня уравнення (10.32).

Выпишем окончательные формулы для перемещений

$$u_3 = C \left[\cos(\alpha q x_2) - \frac{\mu_{\bullet} \beta}{\mu \alpha} \sin(\alpha q x_2) \right] e^{iq(x_1 - ct)},$$

$$u_3^{\bullet} = C e^{-q\beta x_2 + iq(x_1 - ct)}.$$

Полученное решение представляет собой волну, бегущую в направлении оси x_1 со скоростью c. Перемещения в волне лежат в плоскости, перпендикулярной направлению их распространения, и параллельны границам слоя. Существенно отметить, что фазовая скорость их зависит от частоты (10.32), т. е. эти волны имеют дисперсию.

Этн волны впервые были открыты Лявом и поэтому носят его имя. Волны Лява, отличаясь от рэлеевских воли наличием дисперсии, своим чисто поперечным характером и др., имеют тем не менее с ними много общих черт. Как и рэлеевские волны, они обычно наблюдаются при землетрясениях на эначительных расстояннях от эпицентра. Как и в рэлеевских волнах, в волнах Лява энергия концентрируется вблиэн поверхности раздела, и поэтому они затухают медлениее, чем другие волны.

ТЕОРИЯ ТОНКИХ ПЛАСТИНОК

§ 84. Дифференциальное уравнение изгиба тонких пластинок

Тело, нмеющее срединную поверхность в виде плоскости и толщина которого достаточно мала по сравненню с другими его двумя размерами, называется тонкой пластинкой. Пластинки находят широкое применение в технике; в качестве типичных примеров можно указать на бетонные и железобетонные плиты, применяемые в строительных конструкциях, для обшивки корпуса корабля. Плоскость, делящая толщину пластинки пополам, называется ее срединной плоскостью. Выберем оси координат x_1 и x_2 в срединной плоскости, а ось x_3 — перпендикулярно ей.

Если прогиб срединной плоскости пластинки мал по сравнению с толщиной пластинки, то имеют место следующие допущення: 1) нормаль к срединной плоскости до изгиба переходит в нормаль к срединной плоскости после изгиба; 2) компонент тензора напряжений оза мал по сравнению с другими компонентами тензора напряжений; 3) при изгибе пластинки срединная плоскость не деформируется.

Обозначим через w прогиб срединной плоскости, а через u_1 и u_2 — перемещения, параллельные соответственно осям x_1 и x_2 .

Рассмотрим сечения пластники, параллельные плоскостям x_1x_3 и x_2x_3 , как показано соответствению на рис. 47, 48. Из этих рисунков, с учетом первого допущения для перемещений точки B, находящейся на нормали к срединной плоскости пластинки, имеем

$$u_1 = -x_3 \operatorname{tg} \alpha$$
, $u_2 = -x_3 \operatorname{tg} \beta$.

Так как прогиб считается малым, то

$$\alpha = \operatorname{tg} \alpha = \frac{\partial w}{\partial x_1}, \quad \beta = \operatorname{tg} \beta = \frac{\partial w}{\partial x_2}.$$

Учитывая последние соотношения, найдем

$$u_1 = -x_3 \frac{\partial w}{\partial x_1}, \quad u_2 = -x_3 \frac{\partial w}{\partial x_2}. \tag{11.1}$$

Принимая во винмание (11.1), из формул (3.26) найдем

$$e_{11} = -x_3 \frac{\partial^2 w}{\partial x_1^2}$$
; $e_{22} = -x_3 \frac{\partial^2 w}{\partial x_2^2}$, $e_{12} = -x_3 \frac{\partial^2 w}{\partial x_1 \partial x_2}$. (11.2)

$$e_{13} = e_{23} = 0. (11.3)$$

На основании допущения 2) примем $\sigma_{33}=0$; тогда с учетом формул (11.2) закон Гука примет вид

$$\sigma_{11} = -\frac{Ex_3}{1 - v^2} \left(\frac{\partial^2 w}{\partial x_1^2} + v \frac{\partial^2 w}{\partial x_2^2} \right),$$

$$\sigma_{22} = -\frac{Ex_3}{1 - v^2} \left(\frac{\partial^2 w}{\partial x_2^2} + v \frac{\partial^2 w}{\partial x_1^2} \right),$$

$$\sigma_{12} = -\frac{Ex_3}{1 + v} \frac{\partial^2 w}{\partial x_1 \partial x_2}.$$

$$A_1 \qquad x_1 \qquad x_2 \qquad A_7$$

$$B_1 \qquad w \qquad w$$

$$x_3 \qquad u_1 \qquad u_2$$
PHC. 47

Обозначим через M_1 , M_2 нзгибающие моменты, $M_{12}=M_{21}$ — крутящие моменты и Q_1 , Q_2 — поперечные силы, отнесенные к единице длины сечений, параллельных плоскостям x_1x_3 и x_2x_3 (рис. 49), тогда

$$M_{1} = \int_{-h/2}^{h/2} \sigma_{11} x_{3} dx_{3}, \qquad M_{2} = \int_{-h/2}^{h/2} \sigma_{22} x_{3} dx_{3},$$

$$M_{12} = M_{21} = \int_{-h/2}^{h/2} \sigma_{21} x_{3} dx_{3}, \qquad (11.5)$$

$$Q_{1} = \int_{-h/2}^{h/2} \sigma_{31} dx_{3}, \qquad Q_{2} = \int_{-h/2}^{h/2} \sigma_{32} dx_{3}.$$

Несмотря на то, что согласно (11.3) следует принять $\sigma_{31} = 2\mu e_{31} = 0$, $\sigma_{32} = 2\mu e_{32} = 0$, при составлении уравнений равновесня необходимо учесть результнрующие силы Q_1 и Q_2 (поперечные силы), определяемые касательными напряжениями σ_{31} и σ_{23} , как величны того же порядка, что нитенсивность поперечной силы p и моменты M_1 , M_2 и M_{12} .

Подставляя выражения σ_{11} , σ_{22} н σ_{12} в первые три соотношения (11.5), для однородной пластинки найдем

$$M_{1} = -D \left(\frac{\partial^{2}w}{\partial x_{1}^{2}} + v \frac{\partial^{2}w}{\partial x_{2}^{2}} \right),$$

$$M_{2} = -D \left(\frac{\partial^{2}w}{\partial x_{2}^{2}} + v \frac{\partial^{2}w}{\partial x_{1}^{2}} \right),$$

$$M_{12} = D \left(1 - v \right) \frac{\partial^{2}w}{\partial x_{1}\partial x_{2}},$$

$$(11.6)$$

где $D = \frac{E\hbar^3}{12(1-v^2)}$ — цилиндрическая жесткость пластинки.

Рассмотрим элемент, вырезанный из пластинки двумя парами плоскостей, параллельных координатным плоскостям x_1x_3 и x_2x_3 (рис. 50). Для равновесия этого элемента иеобходимо, чтобы сумма сил, действующих на этот элемент, и сумма их моментов относительно осей x_1 и x_2 в отдельности были равны нулю. Не учитывая массовые силы и преиебрегая величинами третьего порядка малости, имеем

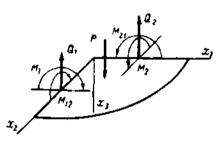


Рис. 49

$$d_{x_1}Q_1dx_2 + d_{x_2}Q_2dx_1 + pdx_1dx_2 = 0,$$

$$d_{x_1}M_{12}dx_2 - d_{x_2}M_2dx_1 + Q_2dx_1dx_2 = 0,$$

$$d_{x_2}M_{21}dx_1 - d_{x_2}M_1dx_2 + Q_1dx_2dx_1 = 0.$$

Здесь d_{xk} — частный дифференциал следующей за ним функции по координате x_k . После некоторых преобразований найдем

$$\frac{\partial Q_1}{\partial x_1} + \frac{\partial Q_2}{\partial x_2} + p = 0, \tag{11.7}$$

$$\frac{\partial M_{12}}{\partial x_1} - \frac{\partial M_2}{\partial x_2} + Q_2 = 0, \tag{11.8}$$

$$\frac{\partial M_{21}}{\partial x_2} - \frac{\partial M_1}{\partial x_1} + Q_1 = 0. \tag{11.9}$$

Учитывая соотношения (11.6) в (11.8) и (11.9), для пластинки постоянной толщины будем иметь

$$Q_{1} = -D \frac{\partial}{\partial x_{1}} \left(\frac{\partial^{2} w}{\partial x_{1}^{2}} + \frac{\partial^{2} w}{\partial x_{2}^{2}} \right),$$

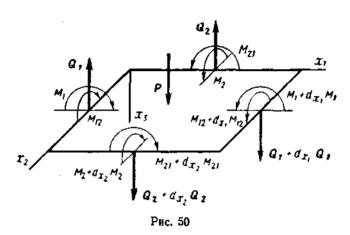
$$Q_{2} = -D \frac{\partial}{\partial x_{2}} \left(\frac{\partial^{2} w}{\partial x_{1}^{2}} + \frac{\partial^{2} w}{\partial x_{2}^{2}} \right). \tag{11.10}$$

Подставляя выраження Q_1 и Q_2 в уравнение (11.7), получим

$$\frac{\partial^4 w}{\partial x_1^4} + 2 \frac{\partial^4 w}{\partial x_1^2 \partial x_2^2} + \frac{\partial^4 w}{\partial x_2^4} = \frac{p}{D}. \tag{11.11}$$

Это уравнение было впервые получено Софи Жермен.

Таким образом, задача об изгибе пластинки поперечной силой p сводится к интегрированию уравиения (11.11).



§ 85. Граничные условия

Установим граничные условия для прямоугольной пластинки при некоторых способах закрепления ее краев; оси x_1 и x_2 направим параллельно краям пластинки.

а. Защемленный край. Если край пластинки $x_1 = 0$ защемлен, то прогиб в точках этого края равен нулю и плоскость, касательная к изогнутой срединной поверхности, совпадает со срединной плоскостью пластинки до изгиба

$$w\Big|_{x_1=0} = 0, \qquad \frac{\partial w}{\partial x_1}\Big|_{x_1=0} = 0. \tag{11.12}$$

б. Шарнирно-опертый край. Если край пластинки $x_1 = 0$ оперт и может свободно поворачиваться, то прогиб и изгибающий момент на этом крае должны быть равны нулю

$$w\Big|_{x_1=0} = 0, \quad \frac{\partial^2 w}{\partial x_1^2} + v \frac{\partial^2 w}{\partial x_2^2} = 0.$$

Так как вдоль края $x_1=0$ имеем w=0, то

$$w \Big|_{x_1=0} = \frac{\partial w}{\partial x_2} \Big|_{x_1=0} = \frac{\partial^2 w}{\partial x_2^2} \Big|_{x_1=0} = 0.$$

Следовательно, граничные условия для шариирио-опертого края будут

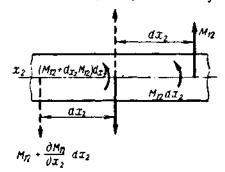
$$w \Big|_{x_t=0} = 0, \quad \frac{\partial^2 w}{\partial x_1^2} \Big|_{x_t=0} = 0.$$
 (11.13)

в. Свободный край. Если край $x_1=a$ свободен, то, на первый взгляд, нужно потребовать, чтобы вдоль него изгибающий момент M_1 , крутящий момент M_{12} и поперечная сила Q_1 равнялись нулю

$$M_1|_{x_1=a}=0, \qquad M_{12}|_{x_1=a}=0, \qquad Q_1|_{x_1=a}=0.$$
 (11.14)

Таким образом, в этом случае получаются три граничных условия, тогда как в других их было два. Условия (11.14) были полу-

чены Пуассоном. Позже Кирхгофф показал, что для полного
определения прогиба ш, удовлетворяющего уравнению (11.11),
достаточно двух граничных условий, так как два условия Пуассона, относящнеся к крутящему моменту M_{12} и поперечной силе Q_1 ,
можно объединить в одно граничное условие. Следовательно, система краевых условий Пуассона
(11.14) для уравнения Софи
Жермен (11.11) является переопределенной.



PRC. 51

Рассмотрим по краю $x_1=a$ два примыкающих друг к другу элемента длины dx_2 (рис. 51). Кругящий момент, приходящийся на элемент длины dx_2 , будет $M_{12}dx_2$; его можно заменить двумя поперечными силами, равными M_{12} и действующими на расстоянии dx_2 друг от друга; на рис. 5! эти силы показаны сплошными векторами. Для следующего элемента dx_2 крутящий момент $(M_{12}+d_x, M_{12})dx_2$ можно также заменить двумя поперечными силами $M_{12}+d_x$, M_{12} , они показаны пунктирными векторами. Таким образом, найдем, что распределение крутящих моментов M_{12} статически эквивалентно распределению поперечных сил интенсивности $Q_1'=-\frac{\partial M_{12}}{\partial M_{12}}$.

Такая замена на основании принципа Сен-Венана окажет влияние на напряженное состояние в непосредственной близости к кромке, но на остальной части пластинки напряженное состояние останется без изменений.

Следовательно, для свободного края пластинки в граничных условиях (11.14) вместо двух последних получим одно условие

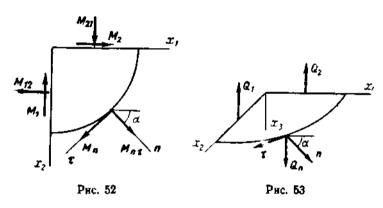
$$\left(Q_1 - \frac{\partial M_{12}}{\partial x_2}\right)_{x_1 = 0} = 0.$$
 (11.15)

На основании соотношений (11.6) и (11.10) для свободного края граничные условия (11.15) и $M_1|_{x_1=0}=0$ можно выразить в виде

$$\frac{\partial^{3}\mathbf{w}}{\partial x_{1}^{3}} + (2 - \mathbf{v}) \frac{\partial^{3}\mathbf{w}}{\partial x_{1}\partial x_{2}^{2}} \Big|_{x_{1}=0} = 0,$$

$$\frac{\partial^{2}\mathbf{w}}{\partial x_{1}^{2}} + \mathbf{v} \frac{\partial^{2}\mathbf{w}}{\partial x_{2}^{2}} \Big|_{x_{1}=0} = 0.$$
(11.16)

В случае пластинки с криволинейной кромкой направляем оси координат в точке кромки по нормали n и по касательной τ , как показано на рис. 52 и 53. Соотношения между M_n ; $M_{n\tau}$; Q_n н M_1 , M_{12} , Q_1 , Q_2 определяются из условий равновесия элемента пластинки, изображенного на рис. 52 и 53,



$$M_{n} = M_{1} \cos^{2} \alpha + M_{2} \sin^{2} \alpha - M_{12} \sin 2\alpha,$$

$$M_{n} = M_{12} \cos^{2} 2\alpha + \frac{M_{1} - M_{2}}{2} \sin 2\alpha,$$

$$Q_{n} = Q_{1} \cos \alpha + Q_{2} \sin \alpha.$$
(11.17)

При заделке криволинейной кромки пластинки

$$w = 0, \quad \frac{\partial w}{\partial n} = 0, \tag{11.18}$$

в случае же свободного опирания

$$\boldsymbol{w} = 0, \quad \boldsymbol{M}_{\sigma} = 0.$$

Если кромка пластинки свободна, то

$$M_n = 0$$
, $Q_n - \frac{\partial M_{n\tau}}{\partial \tau} = 0$, (11.19)

где слагаемое — $\frac{\partial M_{\pi^*}}{\partial \tau}$ получается аналогично рис. 51.

§ 86. Уравнение изгиба пластинки в полярных координатах

При изучении изгиба круглой пластинки выгодно использовать полярную систему координат (г, ф). В этой системе координат на основании формул, выражающих зависимость между полярными и декартовыми координатами

$$r^2 = x_1^2 + x_2^2$$
, $\varphi = \arctan \left(\frac{x_2}{x_1} \right)$, (11.20)

гармонический оператор принимает вид

$$\Delta = \frac{\partial^2}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2}{\partial \varphi^2}.$$
 (11.21)

Следовательно, уравнение изгиба пластинки (11.11) в полярной системе координат запишется в виде

$$\left(\frac{\partial^2}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2}{\partial \varphi^2}\right) \left(\frac{\partial^2}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2}{\partial \varphi^2}\right) w = \frac{p}{D} . \quad (11.22)$$

Если нагрузка *р* распределена симметрично относительно центра пластинки, то прогиб ω будет зависеть только от полярного радиуса. В этом случае уравнение (11.22) примет вид

$$\left(\frac{d^2}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{d}{dr}\right) \left(\frac{d^2}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{d}{dr}\right) w = \frac{p}{D}.$$

Обозначни действующие в сечениях с нормалями r и ϕ изгибающие моменты соответственно через M_r , M_{ϕ} , а крутящий момент через $M_{r\phi}$. Эти моменты, как обычно, отнесены к единице длины. Предположим, что ось ox_1 совпадает с полярным радиусом r, тогда моменты M_r , M_{ϕ} и $M_{r\phi}$ будут иметь те же самые значения, что и моменты M_1 , M_2 , M_{12} (рнс. 54). Таким образом, в формулах (11.6), переходя с помощью (11.20) от декартовых координат к полярным и принимая $\phi = 0$, окончательно будем иметь

$$M_{r} = -D \left(\frac{\partial^{2} w}{\partial x_{1}^{2}} + v \frac{\partial^{2} w}{\partial x_{2}^{2}} \right)_{\varphi=0} = -D \left[\frac{\partial^{2} w}{\partial r^{2}} + v \left(\frac{1}{r} \frac{\partial w}{\partial r} + \frac{1}{r^{2}} \frac{\partial^{2} w}{\partial \varphi^{2}} \right) \right],$$

$$M_{\varphi} = -D \left(\frac{1}{r} \frac{\partial w}{\partial r} + \frac{1}{r^{2}} \frac{\partial^{2} w}{\partial \varphi^{2}} + v \frac{\partial^{2} w}{\partial r^{2}} \right), \qquad (11.23)$$

$$M_{\varphi r} = (1 - v) D \left(\frac{1}{r} \frac{\partial^{2} w}{\partial r \partial \varphi} - \frac{1}{r^{2}} \frac{\partial w}{\partial \varphi} \right).$$

Аналогичным приемом из (11.10) получим формулы для поперечных сил

$$Q_{r} = -D \frac{\partial}{\partial r} \left[\left(\frac{\partial^{2}}{\partial r^{2}} + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} + \frac{1}{r^{2}} \frac{\partial^{2}}{\partial q^{2}} \right) w \right], \qquad (11.24)$$

$$Q_{\varphi} = -D \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial \varphi} \left[\left(\frac{\partial^2}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2}{\partial \varphi^2} \right) w \right]. \quad (11.25)$$

Если край круглой пластинки радиуса а защемлен, то

$$w\Big|_{r=a} = 0, \quad \frac{\partial w}{\partial r}\Big|_{r=a} = 0; \tag{11.26}$$

если свободно оперт, то

$$\boldsymbol{w}\Big|_{r=a} = M_r \Big|_{r=a} = 0; \tag{11.27}$$

если свободен от нагрузки, то

$$M_r \Big|_{r=a} = 0, \quad \left(Q_r - \frac{1}{r} \frac{\partial M_{\varphi}}{\partial \varphi} \right)_{r=a} = 0.$$
 (11.28)

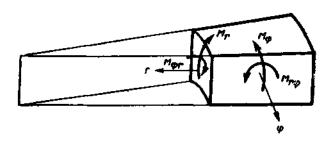


Рис. 54

Общее решение уравнения (11.22)

$$\boldsymbol{w} = \boldsymbol{w}_0 + \boldsymbol{w}_1$$

где w_0 — какое-либо частное решение уравнения (11.22); w_1 — общее решение однородного уравнения

$$\left(\frac{\partial^2}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2}{\partial \varphi^2}\right) \left(\frac{\partial^2}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2}{\partial \varphi^2}\right) w_1 = 0. \quad (11.29)$$

Общее решение этого уравнения Клебшем дано в виде

$$w_1 = R_0^{(0)}(r) + \sum_{n=1}^{\infty} R_n^{(1)}(r) \cos n\varphi + \sum_{n=1}^{\infty} R_n^{(2)}(r) \sin n\varphi. \quad (11.30)$$

Решение $R_0^{(0)}(r)$, не зависящее от угла ϕ , представляет симметричный изгиб круглой пластинки. Подставим это решение в уравнение (11.29), тогда

$$\left(\frac{d^2}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{d}{dr} - \frac{n^2}{r^2}\right) \left(\frac{d^2 R_n^{(k)}}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{dR_n^{(k)}}{dr} - \frac{n^2}{r^2} R_n^{(k)}\right) = 0,$$

где k=0, 1, 2. Общее решение этого уравнения при n=0 таково:

$$R_0^{(0)} = A_0 + B_0 r^2 + C_0 \ln r + D_0 r^2 \ln r, \qquad (11.31)$$

при n = 1

$$R_1^{(k)} = A_1^{(k)} r + B_1^{(k)} r^3 + C_1^{(k)} r^{-1} + D_1^{(k)} r \ln r, \qquad (11.32)$$

при $n \ge 2$

$$R_n^{(k)} = A_n^{(k)} r^n + B_n^{(k)} r^{-n} + C_n^{(k)} r^{n+2} + D_n^{(k)} r^{n+2}.$$
 (11.33)

Постоянные интегрирования $A_n^{(k)}$, $B_n^{(k)}$, $C_n^{(k)}$ и $D_n^{(k)}$ (k=1,2) определяются из условий закрепления края пластинки.

§ 87. Симметричный изгиб круглой пластинки

Рассмотрим поперечный изгиб круглой пластинки радиуса а под действием равномерно распределенной нагрузки р, когда пластинка 1) оперта по краю, 2) защемлена по краю. Решение задачи в силу осесимметричности изгиба на основании решения Клебша (11.30) ищем в виде

$$w = w_0 + R_0^{(0)}(r),$$

где w_0 — частное решение уравнения

$$\left(\frac{\partial^{2}}{\partial r^{2}} + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r}\right) \left(\frac{\partial^{2}}{\partial r^{2}} + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r}\right) w = \frac{p}{D}, \qquad (11.34)$$

которое вытекает из (11.22); это решение будет таким:

$$w_0 = \frac{P}{64D} r^4$$
.

Для ограниченности решения $R_0^{(0)}(r)$, определяемого формулой (11.31), следует взять $C_0=0$; тогда

$$w = A_0 + B_0 r^2 + D_0 r^2 \ln r + \frac{p}{64D} r^4$$

На основании формулы (11.24) в сечении г

$$Q_r = -D\left[\frac{p}{2D} r + 4D_0 \frac{1}{r}\right].$$

 ${f C}$ другой стороны, $Q_{{f r}}\!=\!-rac{p}{2}\,r.$ Отсюда $D_0\!=\!0.$

Таким образом,

$$\mathbf{w} = A_0 + B_0 r^2 + \frac{p}{64D} r^4. \tag{11.35}$$

Коэффициенты A_0 , B_0 определятся из условия закрепления пластинки по краю. Для случая 1) при r=a имеем

$$\mathbf{w} = 0, \quad \frac{\partial^2 \mathbf{w}}{\partial r^2} + \mathbf{v} \cdot \frac{1}{r} \cdot \frac{\partial \mathbf{w}}{\partial r} = 0. \tag{11.36}$$

Для случая 2) при r=a

$$w = 0, \quad \frac{\partial w}{\partial r} = 0. \tag{11.37}$$

Подставляя (11.35) в условия (11.36) и (11.37) для случая 1) получим систему линейных алгебраических уравнений

$$A_0 + B_0 a^2 + \frac{p}{64D} a^4 = 0,$$

$$2B_0 + \frac{3p}{16D} a^2 + v \left(2B_0 + \frac{p}{16D} a^2\right) = 0,$$

для случая 2)

$$A_0 + B_0 a^2 + \frac{p}{64D} a^4 = 0,$$

$$2B_0 a + \frac{p}{16D} a^3 = 0.$$

Определив постоянные A_0 , B_0 , окончательно получим для случая 1):

$$w = \frac{p}{64D} (a^2 - r^2) \left(\frac{5 + v}{1 + v} a^2 - r^2 \right),$$

для случая 2):

$$w = \frac{p}{64D} (a^2 - r^2)^2$$
.

Исходя из первой формулы (11.4), для случая 1

$$\sigma_{rr} = \frac{3(3+v)}{32} \frac{px_3}{h^3} (a^2-r^2).$$

Это напряжение в центре пластинки (r=0) равно

$$\sigma_{rr} = \frac{3(3+v)}{32} \cdot \frac{a^2 p x_3}{h^3} .$$

По точному решению, на основании формулы (9.77) в центре пластинки

$$\sigma_{tt} = \frac{3(3+v)}{32} \cdot \frac{a^2px_3}{h^3} + \frac{2+v}{8} p \left(\frac{x_3^3}{h^3} - \frac{3}{5} \cdot \frac{x_3}{h} \right).$$

Сравннвая последние две формулы, замечаем, что дополнительный член, входящий в точное решение, мал, если толщина пластинки мала по сравнению с раднусом. Так, например, когда v=0,25 и $x_3=h$, при $\frac{2h}{a}=\frac{1}{20}$; $\frac{2h}{a}=\frac{1}{10}$; $\frac{2h}{a}=\frac{1}{5}$ дополнительный член составляет соответствению 0,94, 3,8 и 15% основного члена.

ЛИТЕРАТУРА

1. Ван Цзи-де. Прикладная теория упругости. М., Физматгиз, 1959.

2. Венуа И. Н. Основы тензорного анализа. Тбилиси. Изд-во Тбилисского ун-та, 1967.

3. Колосов Г. В. Применение комплексной переменной и теории упругости. М. — Л., ОНТН, 1935.

4. Кочии Н. Е. Векторное исчисление и начало тензорного исчисления. М., «Наука», 1965.

5. Лурье А. И. Пространственные задачи теории упругости. Гостех-

нздат, 1955.

6. Ляв А. Математическая теория упругости. М. — Л., ОНТН НКГ и II CCCP, 1935.

7. Мак-Қоннел А. Дж. Введение в тензорный анализ с приложения-

ми к геометрии, механике и физике. М., Физматгиз, 1963.

8. Мускелишанли Н. И. Некоторые основные задачи математической теории упругости. «Наука», 1966.

9. Новожилов В. В. Теория упругости. Судпромгиз, 1958.

10. Папкович П. Ф. Теория упругости. Л. — М., Оборонгиз, 1939.

11. Работнов Ю. Н. Ползучесть элементов конструкций. М., «Нау-

ка», 1966.

 Савин Г. Н. Распределение напряжений около отверстий. Кнев, «Наукова думка», 1968.

13. Седов Л. И. Введение в механику сплошной среды. М., Физматгиз, 1962.

14. Снеддон И. Н. Преобразовання Фурье. М., ИЛ, 1957.

15. Снеддон И. Н. и Берри Д. С. Классическая теория упругости. Физматгиз, 1961.

 Тимошенко С. П. Теорня упругости. Л. — М., ОНТИ, 1937.
 Треффц Е. Математическая теория упругости. М., Гостехиздат, 1932.
 Green A. E. and Zerna W. Theoretical Elasticity at the clarendon Press, Oxford, 1954.

19. Reissner E. On a variational theorem in elasticity J. math. and Phys.,

1950, 29, № 2, 90-95.

ОГЛАВЛЕНИЕ

От рецензента первого н второго изданий	3 4 5
Гаава I. Элементы тензорного исчисления	6
 3. Метрический тензор 4. Дифференцирование базисных векторов. Символы Кристоффеля 5. Параллельное векторное поле 6. Тензор Римана — Кристоффеля. Производная вектора. Формула 	7 10 13 19 21
Глава II. Теория напряжений	31
§ 8. Метод сечений, Вектор напряжения	31 33 35
пряжений	36 39
нат	39
	41 43
Саава III. Теория деформаций	46
§ 16. Тензор малой деформации	46 49 50 51 53 54 56
§ 22. Определение перемещений по компонентам тензора малой де-	57

Глава II	/. Связь между напряженным и деформированным состояниями	60
6 23	. Обобщенный закон Гука	60
	Работа внешних сил	62
	. Потенциал тензора напряжений	62
	. Потенциал в случае линейно-упругого тела	66
\$ 27	. Различные случан упругой симметрии тела	66
8 28	. Температурные напряжения	71
ž 29	. Интеграл энергин для уравнения движения упругого тела	72
8 30	Тождество Бетти	73
§ 26 § 27 § 28 § 29 § 30 § 31	. Теорема Клапейрона	73
•	•	95
Глава V	. Полная система основных уравнений теории упругости	75
	. Уравнения упругого равновесня и движения в неремещениях	75
§ 33	. Уравнения в компонентах напряжений	81
§ 34	. Основные граничные задачи статики упругого тела. Единствен-	
	ность решення	84
§ 35	. Основные задачи динамики упругого тела	86
§ 36	. Принцип Сен-Венана (принцип смягчения граничных условий)	87
§ 37	. Прямые и обратные решения задач теорин упругости. Полуобрат-	•
	ный метод Сен-Венана	89
§ 38	. Простейшие задачи теории упругости	90
Fanon V	7. Плоская задача теории упругости	99
1 3440 6 7	1. Haocada Sagasa (Copin Jupylocia	•••
§ 39	. Плоская деформация	99
§ 40	Плоское напряженное состояние	102
6 41	. Обобщенное илоское напряженное состояние	104
\$ 42	. Функция напряжений Эрн	106
§ 43	. Функция Эри в полярных координатах. Задача Ляме	111
S 44		
§ 44	. Комплексное представление бигармонической функции, компо-	
	. Комплексное представление бигармонической функции, компо- нентов вектора перемещения и тензора напряжений	118
	. Комплексное представление бигармонической функции, компо- нентов вектора перемещения и тензора напряжений	
§ 45	. Комплексное представление онгармонической функции, компо- нентов вектора перемещения и тензора напряжений	118
§ 45	. Комплексное представление бигармонической функции, компо- нентов вектора перемещения и тензора напряжений	118 123
§ 45 § 46	Комплексное представление бигармонической функции, компо- нентов вектора перемещения и тензора напряжений	118 123 129
§ 45 § 46 § 47	Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и тензора напряжений. Степень определенности введенных функций и ограничения, на- кладываемые иа них. Основные граничные задачи и приведение их к авдачам теории функций комплексиого переменного. Теорема Мориса Леви	118 123 129 132
§ 45 § 46 § 47 § 48	Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и тензора напряжений Степень определенности введенных функций и ограничения, на-кладываемые иа них Основные граничные задачи и приведение их к авдачам теории функций комплексного переменного Теорема Мориса Леви Метод конформных отображений	118 123 129
\$ 45 \$ 46 \$ 47 \$ 48 \$ 49	Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и тензора напряжений. Степень определенности введенных функций и ограничения, накладываемые на них. Основные граничные задачи и приведение их к авдачам теории функций комплексного переменного. Теорема Мориса Леви Метод конформных отображений. Интеграл типа Коши	118 123 129 132 133 135
\$ 45 \$ 46 \$ 47 \$ 48 \$ 49 \$ 50	Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и тензора напряжений. Степень определенности введенных функций и ограничения, накладываемые из их. Основные граничные задачи и приведение их к задачам теории функций комплексного переменного. Теорема Мориса Леви Метод конформных отображений. Интеграл типа Коши	118 123 129 132 133 135 142
\$ 45 \$ 46 \$ 47 \$ 48 \$ 49 \$ 50 \$ 50 \$ 51	Комплексное представление бнгармоннческой функции, компонентов вектора перемещенкя и тензора напряжений. Степень определенности введенных функций и ограничения, на-кладываемые на них. Основные граничные задачи и приведение их к задачам теории функций комплексного переменного. Теорема Мориса Леви Метод конформных отображений. Интеграл типа Коши Теорема Гариака Краевая задача Римана	118 123 129 132 133 135
\$ 45 \$ 46 \$ 47 \$ 48 \$ 49 \$ 50 \$ 50 \$ 51	Комплексное представление бигармонической функции, компо- нентов вектора перемещения и тензора напряжений	118 123 129 132 133 135 142 142
\$ 45 \$ 46 \$ 47 \$ 48 \$ 9 \$ 5 \$ 5 \$ 5 \$ 5	Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и тензора напряжений	118 123 129 132 133 135 142 142 144
\$ 46 \$ 46 \$ 48 \$ 50 \$ 50 \$ 51 \$ 52 \$ 53	Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и тензора напряжений	118 123 129 132 133 135 142 142 144 146
9 46 9 46 9 47 9 49 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9	Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и тензора напряжений. Степень определенности введенных функций и ограничения, на- кладываемые иа них. Основные граничные задачи и приведение их к авдачам теории функций комплексиого переменного. Теорема Мориса Леви. Метод конформных отображений. Интеграл типа Коши. Теорема Гариака. Краевая задача Римана. Приведение основных краевых задач к функциональным уравненням. Равновесие кругового полого цилиндра. Бесконечная пластинка с эллиптическим отверстием.	118 123 129 132 133 135 142 142 144 146 150
9 48 9 48 9 47 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9	Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и тензора напряжений. Степень определенности введенных функций и ограничения, на- кладываемые иа них. Основные граничные задачи и приведение их к авдачам теории функций комплексного переменного. Теорема Мориса Леви. Метод конформных отображений. Интеграл типа Коши. Теорема Гарнака. Краевая задача Римана. Приведение основных краевых задач к функциональным уравненням. Равновесие кругового полого цилиндра Бесконечная пластинка с эллиптическим отверстием. Решение граничных задач для полуплоскости.	118 123 129 132 133 135 142 142 144 150 152
9 46 9 48 9 47 9 50 9 50 9 50 9 50 9 50 9 50 9 50 9 50	Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и тензора напряжений	118 123 129 132 133 135 142 142 144 146 150
9 46 9 48 9 47 9 50 9 50 9 50 9 50 9 50 9 50 9 50 9 50	Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и тензора напряжений	118 123 129 132 133 135 142 142 144 150 152 160
9 46 9 47 9 48 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9	Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и тензора напряжений. Степень определенности введенных функций и ограничения, накладываемые на них. Основные граничные задачи и приведение их к авдачам теории функций комплексного переменного. Теорема Мориса Леви Метод конформных отображений. Интеграл типа Коши Теорема Гарнака Краевая задача Римана Приведение основных краевых задач к функциональным уравненням. Равновесие кругового полого цилиндра Бесконечная пластинка с эллиптическим отверстием Решение граничных задач для полуплоскости. Некоторые сведения об интегральном преобразовании Фурье Бесконечная плоскость, деформируемая под действием массовых сил	118 123 129 132 133 135 142 142 144 150 152
9 46 9 47 9 48 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9	Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и тензора напряжений. Степень определенности введенных функций и ограничения, накладываемые на них. Основные граничные задачи и приведение их к авдачам теории функций комплексного переменного. Теорема Мориса Леви Метод конформных отображений. Интеграл типа Коши Теорема Гарнака Краевая задача Римана Приведение основных краевых задач к функциональным уравненням. Равновесие кругового полого цилиндра Весконечная пластинка с эллиптическим отверстием Решение граничных задач для полуплоскости Некоторые сведения об интегральном преобразовании Фурье Весконечная плоскость, деформируемая под действием массовых сил Решение бигармонического уравнения для невесомой полуплос-	118 123 129 132 133 135 142 144 146 150 152 160
9 46 9 47 9 48 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9 9	Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и тензора напряжений. Степень определенности введенных функций и ограничения, накладываемые на них. Основные граничные задачи и приведение их к авдачам теории функций комплексного переменного. Теорема Мориса Леви Метод конформных отображений. Интеграл типа Коши Теорема Гарнака Краевая задача Римана Приведение основных краевых задач к функциональным уравненням. Равновесие кругового полого цилиндра Бесконечная пластинка с эллиптическим отверстием Решение граничных задач для полуплоскости. Некоторые сведения об интегральном преобразовании Фурье Бесконечная плоскость, деформируемая под действием массовых сил	118 123 129 132 133 135 142 142 144 150 152 160
9 46 9 47 9 48 9 9 9 9 9 9 5 5 5 5 5 5 5 5 5 5 5 5 5 5	Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и тензора напряжений. Степень определенности введенных функций и ограничения, накладываемые на них. Основные граничные задачи и приведение их к авдачам теории функций комплексного переменного. Теорема Мориса Леви Метод конформных отображений. Интеграл типа Коши Теорема Гарнака Краевая задача Римана Приведение основных краевых задач к функциональным уравнениям. Равновесие кругового полого цилиндра Бесконечная пластинка с эллиптическим отверстием Решение граничных задач для полуплосокости Некоторые сведения об интегральном преобразовании Фурье Бесконечная плоскость, деформируемая под действием массовых сил.	118 123 129 132 133 135 142 144 146 150 152 160
9 48 9 48 9 49 9 50 9 50 9 50 9 50 9 50 9 50 9 50 9 5	Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и тензора напряжений. Степень определенности введенных функций и ограничения, нажладываемые на них. Основные граничные задачи и приведение их к аадачам теории функций комплексного переменного. Теорема Мориса Леви Метод конформных отображений. Интеграл типа Коши Теорема Гариака Краевая задача Римана Приведение основных краевых задач к функциональным уравненням. Равновесие кругового полого цилиндра Бесконечная пластинка с эллиптическим отверстием Решение граничных задач для полуплоскости. Некоторые сведения об интегральном преобразовании Фурье Бесконечная плоскость, деформируемая под действием массовых сил Решение бигармонического уравнения для невесомой полуплоскости.	118 123 129 132 133 135 142 144 146 150 152 160 164
9 48 9 48 9 49 9 50 9 50 9 50 9 50 9 50 9 50 9 50 9 5	Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и тензора напряжений. Степень определенности введенных функций и ограничения, нажладываемые на них. Основные граничные задачи и приведение их к аадачам теории функций комплексного переменного. Теорема Мориса Леви Метод конформных отображений. Интеграл типа Коши Теорема Гарнака Краевая задача Римана Приведение основных краевых задач к функциональным уравненням Равновесие кругового полого цилиндра Бесконечная пластинка с эллиптическим отверстием Решение граничных задач для полуплоскости Некоторые сведения об интегральном преобразовании Фурье Бесконечная плоскость, деформируемая под действием массовых сил Решение бигармонического уравнения для невесомой полуплоскости Кручение изгиб призматических тел	118 123 129 132 133 135 142 142 144 150 152 160 164 168
\$ 46 \$ 46 \$ 48 \$ 50 \$ 50 \$ 50 \$ 50 \$ 50 \$ 50 \$ 50 \$ 50	Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и тензора напряжений. Степень определенности введенных функций и ограничения, накладываемые на них. Основные граничные задачи и приведение их к авдачам теории функций комплексного переменного. Теорема Мориса Леви Метод конформных отображений. Интеграл типа Коши Теорема Гарнака Краевая задача Римана Приведение основных краевых задач к функциональным уравнениям. Равновесие кругового полого цилиндра Бесконечная пластинка с эллиптическим отверстием Решение граничных задач для полуплоскости. Некоторые сведения об интегральном преобразовании Фурье Бесконечная плоскость, деформируемая под действием массовых сил. Решение бигармонического уравнения для невесомой полуплоскости. Кручение и изгиб призматических тел Кручение призматического тела произвольного односвязного ноперечного сечения	118 123 129 132 133 135 142 142 144 150 152 160 164 168 173
\$ 46 \$ 46 \$ 48 \$ 50 \$ 50 \$ 50 \$ 50 \$ 50 \$ 50 \$ 50 \$ 50	Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и тензора напряжений. Степень определенности введенных функций и ограничения, накладываемые на них. Основные граничные задачи и приведение их к авдачам теории функций комплексного переменного. Теорема Мориса Леви Метод конформных отображений. Интеграл типа Коши Теорема Гариака Краевая задача Римана Приведение основных краевых задач к функциональным уравненням. Равновесие кругового полого цилиндра Бесконечная пластинка с эллиптическим отверстием Решение граничных задач для полуплоскости Некоторые сведения об интегральном преобразовании Фурье Бесконечная плоскость, деформируемая под действием массовых сил Решение бигармонического уравнения для невесомой полуплоскости Кручение призматического тела произвольного односвязного ноперечного сечения Некоторые свойства касательных напряжений	118 123 129 132 133 135 142 144 146 150 164 168 173 173 173
9 46 9 46 9 48 9 9 55 9 55 9 55 9 56 7 Aaba V 9 59 9 61	Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и тензора напряжений. Степень определенности введенных функций и ограничения, нажладываемые на них. Основные граничные задачи и приведение их к аадачам теории функций комплексного переменного. Теорема Мориса Леви Метод конформных отображений. Интеграл типа Коши Теорема Гариака Краевая задача Римана Приведение основных краевых задач к функциональным уравнениям. Равновесие кругового полого цилиндра Бесконечная пластинка с эллиптическим отверстием Решение грамичных задач для полуплоскости. Некоторые сведения об интегральном преобразовании Фурье Бесконечная плоскость, деформируемая под действием массовых сил Решение бигармонического уравнения для невесомой полуплоскости. Кручение призматического тела произвольного односвязного ноперечного сечения Кручение полых призматических тел	118 123 129 132 133 135 142 144 146 150 160 164 168 173 173 178 179
9 46 9 46 9 47 9 55 9 55 9 55 9 55 9 56 9 56 9 56 9 56	Комплексное представление бигармонической функции, компонентов вектора перемещения и тензора напряжений. Степень определенности введенных функций и ограничения, накладываемые на них. Основные граничные задачи и приведение их к авдачам теории функций комплексного переменного. Теорема Мориса Леви Метод конформных отображений. Интеграл типа Коши Теорема Гариака Краевая задача Римана Приведение основных краевых задач к функциональным уравненням. Равновесие кругового полого цилиндра Бесконечная пластинка с эллиптическим отверстием Решение граничных задач для полуплоскости Некоторые сведения об интегральном преобразовании Фурье Бесконечная плоскость, деформируемая под действием массовых сил Решение бигармонического уравнения для невесомой полуплоскости Кручение призматического тела произвольного односвязного ноперечного сечения Некоторые свойства касательных напряжений	118 123 129 132 133 135 142 144 146 150 164 168 173 173 173

§ 64. Комплексная функцая вручения	187
§ 65. Решение частных задач кручения	
§ 66. Изгиб призматического тела, закрепленного одним концом	197
3 co. carine afairment touch and any of the arms	202
	402
§ 68. Изгиб призматического тела с эллиптическим поперечным сече-	000
ннем	207
Глава VIII. Общие теоремы теории упругости. Вариационные методы	210
§ 69. Теорема взаимности Бетти	210
§ 70. Принцип минимума потенциальной энергии	21I
§ 71. Прияцип минимума дополнительной работы — принцип Кастиль-	
яно	213
§ 72. Метод Рэлея — Ритца	215
§ 73. Вариационный принцип Рейссиера	219
§ 74. Уравнения равновесия и граничные условия для геометрически	
нелинейного тела	221
prominentally itale	241
Глава IX. Трехмерные статические задачи	223
o or D	000
	223
§ 76. Элементарные рещення Буссинеска первого и второго рода	227
§ 77. Давление на поверхность полубесконечного тела	229
§ 78. Задача Герца о давлении двух соприкасающихся тел	231
§ 79. Симметричная деформация тела вращения	236
§ 79. Симметричная деформация тела вращения	247
1 2, 4 2	
Para Marina and a same	040
Глава Х. Теория распространения упругих воли	249
§ 81. Два типа волн	249
у от два типа води	253
§ 82. Поверхностные волны Рэлея	256
3 оз. рочин мава	200
Глава XI. Теория тонких пластинок	259
	0 F0
§ 84. Дифференциальное уравнение изгиба тонких пластинок	259
§ 85. Граничные условия	262
§ 86. Уравнение изгиба пластинки в полярных координатах	265
§ 87. Симметричный изгиб круглой пластинки	267
Литература	269
consequences and a second of the second of t	