

$$\begin{aligned}
\sigma_x^{(2)} &= \frac{(1-\nu^-)E^-}{(1+\nu^-)(1-2\nu^-)} \left[\varepsilon_x + \frac{\nu^-}{1-\nu^-} (\varepsilon_y + \varepsilon_z) \right], \\
\sigma_y^{(2)} &= \frac{(1-\nu^-)E^-}{(1+\nu^-)(1-2\nu^-)} \left[\varepsilon_y + \frac{\nu^-}{1-\nu^-} (\varepsilon_x + \varepsilon_z) \right], \\
\sigma_z^{(2)} &= \frac{(1-\nu^-)E^-}{(1+\nu^-)(1-2\nu^-)} \left[\varepsilon_z + \frac{\nu^-}{1-\nu^-} (\varepsilon_x + \varepsilon_y) \right].
\end{aligned} \tag{1.2}$$

В растянутой области имеем $(-h_1 \leq z < 0)$

$$\sigma_x^{(1)} > 0, \sigma_y^{(1)}, \sigma_z^{(1)} < 0. \tag{1.3}$$

Следовательно, согласно разномодульной теории упругости

$$\begin{aligned}
\sigma_x^{(1)} &= \frac{(1-\nu^+)E^+}{(1+\nu^+)(1-2\nu^+)} \left[\varepsilon_x + \frac{\nu^+}{1-\nu^+} (\varepsilon_y + \varepsilon_z) \right], \\
\sigma_y^{(1)} &= \frac{(1-\nu^+)E^+}{(1+\nu^+)(1-2\nu^+)} \left[\varepsilon_y + \frac{\nu^+}{1-\nu^+} (\varepsilon_x + \varepsilon_z) \right], \\
\sigma_z^{(1)} &= \frac{(1-\nu^-)E^-}{(1+\nu^-)(1-2\nu^-)} \left[\varepsilon_z + \frac{\nu^-}{1-\nu^-} (\varepsilon_x + \varepsilon_y) \right].
\end{aligned} \tag{1.4}$$

Согласно допущению гипотезы Кирхгофа в третьем равенстве (1.2) принимается $\sigma_z^{(2)} = 0$ и для ε_z имеем

$$\varepsilon_z = -\frac{\nu^-}{1-\nu^-} (\varepsilon_x + \varepsilon_y). \tag{1.5}$$

Подстановка (1.5) в первые два равенства из (1.2) приводит к выражениям для основных напряжений теории пластин

$$\begin{aligned}
\sigma_x^{(2)} &= E_2 (\varepsilon_x + \nu_2 \varepsilon_y), \quad \sigma_y^{(2)} = E_2 (\varepsilon_y + \nu_2 \varepsilon_x) \\
\sigma_{xy}^{(2)} &= G_2 \varepsilon_{xy}.
\end{aligned} \tag{1.6}$$

В (1.6) приняты обозначения

$$E_2 = \frac{E^-}{[1-(\nu^-)^2]}, \quad \nu_2 = \nu^-. \tag{1.7}$$

Для модуля сдвига G_2 естественно принять

$$G_2 = \frac{E^-}{2(1+\nu^-)}. \tag{1.7}$$

В случае растянутого слоя $(-h_1 \leq z < 0)$, полагая $\sigma_z^{(1)} = 0$ в (1.4), получим ε_z в виде (1.5). Подстановка (1.5) в первые два выражения (1.4) дает

$$\begin{aligned}
\sigma_x^{(1)} &= E_1 (\varepsilon_x + \nu_1 \varepsilon_y), \quad \sigma_y^{(1)} = E_1 (\varepsilon_y + \nu_1 \varepsilon_x), \\
\sigma_{xy}^{(1)} &= G_1 \varepsilon_{xy},
\end{aligned} \tag{1.8}$$

где

$$E_1 = \frac{(1-v^- - v^+)E^+}{(1+v^+)(1-v^-)(1-2v^+)}, \quad \nu_1 = \frac{v^+(1-2v^-)}{1-v^- - v^+}, \quad (1.9)$$

G_1 – модуль сдвига, который будет определен в дальнейшем.

Нетрудно заметить, что в случае равномоделной теории упругости выражения (1.9) совпадают с допущением гипотезы Кирхгофа для основных напряжений.

2. Как и в классической теории пластин, принимается второе допущение гипотезы Кирхгофа [2, 3]. При этом учитывается, что в плоскости $z = 0$ продольные перемещения равны нулю ($\sigma_x = 0, \sigma_y = 0$)

$$-z \frac{\partial w}{\partial x}, \quad u_y = -z \frac{\partial w}{\partial y}, \quad u_z = w, \quad (2.1)$$

где w является функцией координат x, y .

Используя связи деформации–перемещения, с учетом (2.1) получаются выражения для основных напряжений теории пластин через перемещения

$$\begin{aligned} \sigma_x^{(i)} &= -zE_i \left(\frac{\partial^2 w}{\partial x^2} + \nu_i \frac{\partial^2 w}{\partial y^2} \right), \quad \tau_{xy}^{(i)} = -2zG_i \frac{\partial^2 w}{\partial x \partial y}, \\ \sigma_y^{(i)} &= -zE_i \left(\frac{\partial^2 w}{\partial y^2} + \nu_i \frac{\partial^2 w}{\partial x^2} \right), \quad i = 1, 2. \end{aligned} \quad (2.2)$$

Третье допущение гипотезы Кирхгофа – это осереднение уравнений равновесия.

Осередненные уравнения равновесия получаются обычной процедурой для каждого слоя в отдельности

$$\begin{aligned} \frac{\partial T_1^{(i)}}{\partial x} + \frac{\partial S^{(i)}}{\partial y} \pm \tau_{zx}^{(i)} &= 0, \\ \frac{\partial S^{(i)}}{\partial x} + \frac{\partial T_2^{(i)}}{\partial y} \pm \tau_{zy}^{(i)} &= 0, \\ \frac{\partial N_1^{(2)}}{\partial x} + \frac{\partial N_2^{(2)}}{\partial y} - \sigma_z^{(2)}(0) &= -q(x, y), \\ \frac{\partial N_1^{(1)}}{\partial x} + \frac{\partial N_2^{(1)}}{\partial y} + \sigma_z^{(1)}(0) &= 0, \\ \frac{\partial M_1^{(i)}}{\partial x} + \frac{\partial H^{(i)}}{\partial y} - N_1^{(i)} &= 0, \\ \frac{\partial H^{(i)}}{\partial x} + \frac{\partial M_2^{(i)}}{\partial y} - N_2^{(i)} &= 0. \end{aligned} \quad (2.3)$$

Здесь знак „+” относится к растянутому слою ($i=1$), знак „-” к сжимаемому слою ($i=2$). Величины $\varepsilon_{zx}^{(i)}(0), \tau_{zy}^{(i)}(0), \sigma_z^{(i)}(0)$ являются искомыми и должны удовлетворять условиям непрерывности при $z = 0$,

$$\begin{aligned}
T_1^{(2)} &= \int_0^{h_2} \sigma_x^{(2)} dz, \quad T_2^{(2)} = \int_0^{h_2} \sigma_y^{(2)} dz, \quad S^{(2)} = \int_0^{h_2} \tau_{xy}^{(2)} dy, \\
T_1^{(1)} &= \int_{-h_1}^0 \sigma_x^{(1)} dz, \quad T_2^{(1)} = \int_{-h_1}^0 \sigma_y^{(1)} dz, \quad S^{(1)} = \int_{-h_1}^0 \tau_{xy}^{(1)} dy,
\end{aligned} \tag{2.4}$$

С учетом (2.2) и (2.4) из первого уравнения системы (2.3) следует

$$\begin{aligned}
\tau_{zx}^{(2)}(0) &= \frac{E_2 h_2^2}{2} \frac{\partial}{\partial x} \left[\frac{\partial^2 w}{\partial x^2} + (v_2 + 2\gamma_2) \frac{\partial^2 w}{\partial y^2} \right] \\
\tau_{zx}^{(1)}(0) &= \frac{E_1 h_1^2}{2} \frac{\partial}{\partial x} \left[\frac{\partial^2 w}{\partial x^2} + (v_1 + 2\gamma_1) \frac{\partial^2 w}{\partial y^2} \right], \quad \gamma_i = \frac{G_i}{E_i}.
\end{aligned} \tag{2.5}$$

Для выполнения условия непрерывности касательных напряжений

$$\varepsilon_{zx}^{(i)}(0) = \varepsilon_{zx}^{(2)} = 0 \tag{2.6}$$

достаточно, чтобы имели место равенства

$$E_1 h_1^2 = E_2 h_2^2, \quad v_2 + 2\gamma_2 = v_1 + 2\gamma_1. \tag{2.7}$$

Первое равенство из (2.7) приводится в [2] в задаче чистого изгиба разномодульной балки и вместе с условием $h = h_1 + h_2$ определяет положение нейтральной плоскости пластинки. Из второго равенства (2.7) получается выражение для модуля сдвига G_1

$$G_1 = \frac{E^+}{2(1+\nu^+)}. \tag{2.8}$$

Аналогично, рассматривая второе уравнение из системы (2.3) при $i = 1, 2$ и требуя выполнения условия непрерывности ε_{zy} при $z = 0$, получаем то же условие (2.7).

Согласно (2.2) для моментов, входящих в систему (2.3),

$$\begin{aligned}
M_1^{(2)} &= \int_0^{h_2} z \sigma_x^{(2)} dz = -\frac{E_2 h_2^3}{3} \left(\frac{\partial^2 w}{\partial x^2} + v_2 \frac{\partial^2 w}{\partial y^2} \right), \\
M_2^{(2)} &= \int_0^{h_2} z \sigma_y^{(2)} dz = -\frac{E_2 h_2^3}{3} \left(\frac{\partial^2 w}{\partial y^2} + v_2 \frac{\partial^2 w}{\partial x^2} \right), \\
H^{(2)} &= \int_0^{h_2} z \varepsilon_{xy}^{(2)} dz = -\frac{2G_2 h_2^3}{3} \frac{\partial^2 w}{\partial x \partial y}, \\
M_1^{(1)} &= \int_{h_1}^0 z \sigma_x^{(1)} dz = -\frac{E_1 h_1^3}{3} \left(\frac{\partial^2 w}{\partial x^2} + v_1 \frac{\partial^2 w}{\partial y^2} \right), \\
M_2^{(1)} &= \int_{-h_1}^0 z \sigma_y^{(1)} dz = -\frac{E_1 h_1^3}{3} \left(\frac{\partial^2 w}{\partial y^2} + v_1 \frac{\partial^2 w}{\partial x^2} \right),
\end{aligned}$$

$$H^{(1)} = \int_{-h}^0 z \varepsilon_{xy} dz = -\frac{2G_1 h_1^3}{3} \frac{\partial^2 w}{\partial x \partial y}. \quad (2.9)$$

С учетом (2.3), из последних уравнений системы (2.3) определяются части перерезывающих сил $(v_i + 2\gamma_i) = 1$

$$N_1^{(i)} = -\frac{E_i h_i^3}{3} \frac{\partial}{\partial x} \Delta w, \quad N_2^{(i)} = -\frac{E_i h_i^3}{3} \frac{\partial}{\partial y} \Delta w. \quad (2.10)$$

Подстановка (2.10) в третье и четвертое уравнения системы (2.3) и использование условия непрерывности нормального напряжения

$$\sigma_z^{(1)}(0) = \sigma_z^{(2)}(0) \quad (2.11)$$

приводят к уравнению для искомой функции прогиба

$$D \Delta^2 w = q(x, y). \quad (2.12)$$

В этом случае жесткость пластинки определяется формулами

$$D = \frac{1}{3} (E_1 h_1^3 + E_2 h_2^3) = \frac{1}{3} E_1 h_1^2 h = \frac{1}{3} E_2 h_2^2 h. \quad (2.13)$$

В частном случае классической теории (2.13) совпадает с жесткостью изгиба классической теории пластин.

3. Нетрудно заметить, что граничные условия закрепленного края и свободного опертого края при $x = \text{const}$ будут

$$w = 0, \quad \frac{\partial w}{\partial x} = 0 \quad (3.1)$$

и

$$w = 0, \quad \frac{\partial^2 w}{\partial x^2} = 0, \quad (3.2)$$

т.е. такими же, что и в классической теории пластин.

Граничные условия свободного края будут сложными

$$M_1^{(1)} + M_1^{(2)} = 0, \quad \tilde{N}_1^{(1)} + \tilde{N}_1^{(2)} = 0, \quad (3.3)$$

где $\tilde{N}_1^{(1)}, \tilde{N}_1^{(2)}$ – обобщение перерезывающего усилия.

Институт механики НАН РА

Академик С. А. Амбарцумян, М. В. Белубекян

Напряженно-деформированное состояние разномодульной пластинки под действием поперечной нагрузки

Предлагается новый подход к сведению пространственной задачи теории разномодульной упругости к двумерной. Полученные уравнения являются более простыми по сравнению с ранее исследованными моделями. Установлена связь с моделью Тимошенко для разномодульной балки.

Ակադեմիկոս Ս. Ա. Համբարձումյան, Մ. Վ. Բելուբեկյան

**Ուղղահայաց բեռի ազդեցության տակ գտնվող
տարամոդուլ սալի լարվածա-դեֆորմացվող վիճակը**

Առաջարկված է նոր մոտեցում, որի միջոցով տարամոդուլ առաձգական տեսության տարածական խնդիրը բերված է երկչափի: Ստացված հավասարումները ավելի պարզ են համեմատած նախկինում հետազոտված մոդելների: Հաստատված է կապ Տիմոշենկոյի կողմից առաջարկված տարամոդուլ հեծանի մոդելի հետ:

Academician S. A. Ambartsumian, M.V. Belubekyan

**The Stress-Strain State of the Different
Modules Plate under the Normal Load Action**

A new approach for the reduction of the three-dimensional problem of the theory of different modules elasticity to the two-dimensional one is supposed. The received equations are simpler than the earlier investigated models. The connection with the model of Timoshenko for the different modules beam is established.

Литература

1. *Амбарцумян С.А.* Разномодульная теория упругости. М. Наука. 1982. 320 с.
2. *Амбарцумян С.А.* Сопротивление материалов, разносопротивляющихся растяжению и сжатию. Ереван. Изд. РАУ. 2004. 188 с.
3. *Хачатрян А.А.* - Изв. АН АрмССР. Механика. 1972. Т. 25. №1. С. 15-27.
4. *Тимошенко С.П.* Курс сопротивления материалов. М.–Л. Гостехиздат. 1931. 587 с.