Г. Л. Горынин<sup>1</sup>, Ю. В. Немировский<sup>2</sup>

## МЕТОД ЖЕСТКОСТНЫХ ФУНКЦИЙ В ЗАДАЧАХ РАСЧЕТА МНОГОСЛОЙНЫХ СТЕРЖНЕЙ ПРИ ТЕМПЕРАТУРНЫХ НАГРУЗКАХ

Рассмотрен метод решения пространственной задачи термоупругости о деформировании слоистого анизотропного стержня. Выведены обыкновенные дифференциальные уравнения термоупругого изгиба. Получены условия отсутствия кромочного эффекта в стержне при сезонных изменениях температуры.

Сфера использования композитных слоистых стержней в качестве несущих конструкций под действием механических и температурных нагрузок постоянно расширяется. Основная особенность слоистых стержней состоит в том, что в результате взаимодействия слоев напряженное состояние стержня имеет существенно пространственный характер, т.е. заранее до расчета нельзя пренебречь какими-то компонентами тензора напряжений, все шесть компонент в общем случае могут вносить равновеликий вклад в напряженное состояние и тем самым способствовать нарушению того или иного условия прочности. Эта особенность с особой очевидностью проявляется в явлении расслоения слоистых конструкций вследствие кромочного эффекта, т.е. концентрации касательных и нормальных напряжений вблизи продольных кромок композитов.

Целью настоящей работы является разработка метода решения пространственной задачи термоупругости об изгибе слоистого стержня без введения каких-либо упрощающих гипотез о допустимости пренебрежения какими-либо компонентами тензора напряжений или вектора перемещений.

Постановка задачи. Рассмотрим стержень с неизменным по длине по-

перечным сечением, имеющим произвольное очертание и состоящим из произвольного числа упругих слоев, выполненных из различных анизотропных материалов (рис. 1). Граница между слоями в сечении не обязательно прямолинейна, а может быть произвольной кривой, в том числе и замкнутой. Для краткости изложения упругие продольные стержни, посредством которых осуществлено армирование, также будем называть слоями.

Выберем начало координат на верхней поверхности стержня. Слои нумеруем сверху вниз: *i* – номер текущего слоя, *s* –



число слоев. На боковой поверхности стержня действуют распределенные поперечные нагрузки  $q_x$ ,  $q_y$  соответственно в направлениях осей Ox и Oy. Пусть  $(u_x)_i, (u_y)_i, (u_z)_i$  – перемещения точек стержня в направлениях осей Ox, Oy, Oz соответственно;  $(\sigma_{\alpha\beta})_i$  – компоненты тензора напряжения на *i*-м слое;  $[\sigma_{\alpha\alpha}]_i^j$  – скачок контактных напряжений, действующих на границу раздела *i*-го и *j*-го слоев в направлении  $\alpha$ ,  $\alpha \in \{x, y, z\}$ ;  $n_x$ ,  $n_y$ – компоненты вектора единичной нормали к поверхности стержня либо к границе раздела слоев.

Пусть h – высота стержня (линейный размер вдоль оси x) и L – его длина,  $\tilde{E}$  – характерное значение модуля упругости. Будем рассматривать

только такие стержни, для которых величина  $\varepsilon = h/L$  является малым параметром. Перейдем к безразмерным переменным и величинам, для простоты не меняя их обозначения:

$$\begin{aligned} x \leftrightarrow \frac{x}{h}, \quad y \leftrightarrow \frac{y}{h}, \quad z \leftrightarrow \frac{z}{L}, \quad u_{\alpha} \leftrightarrow \frac{u_{\alpha}}{h}, \quad (E_{\alpha\beta\phi\psi})_{i} \leftrightarrow (E_{\alpha\beta\phi\psi})_{i} \frac{1}{\tilde{E}}, \\ (\sigma_{\alpha\beta})_{i} \leftrightarrow (\sigma_{\alpha\beta})_{i} \frac{1}{\tilde{E}}, \quad q_{\alpha} \leftrightarrow q_{\alpha} \frac{1}{\tilde{E}}, \quad P \leftrightarrow \frac{P}{\tilde{E}}, \quad \{\alpha, \beta, \phi, \psi\} \subset \{x, y, z\}. \ (1) \end{aligned}$$

Требуем выполнения уравнений равновесия внутри стержня и на его поверхности всюду, за исключением торцов:

$$\frac{\partial(\sigma_{\alpha x})_{i}}{\partial x} + \frac{\partial(\sigma_{\alpha y})_{i}}{\partial y} + \varepsilon \frac{\partial(\sigma_{\alpha z})_{i}}{\partial z} = 0, \qquad \alpha \in \{x, y, z\},$$
(2)

$$(\sigma_{\alpha x})_i n_x + (\sigma_{\alpha y})_i n_y = q_\alpha, \qquad \alpha \in \{x, y, z\}, \qquad q_z = 0.$$
(3)

На границе между слоями стержня должны быть непрерывны перемещения и контактные напряжения:

$$[(\sigma_{\alpha n})_i]_i^j = 0, \quad (u_{\alpha})_j = (u_{\alpha})_i, \quad \{i, j\} \subset \{1, \dots, s\}, \quad \alpha \in \{x, y, z\}.$$
(4)

Считаем, что материал каждого слоя является анизотропным упругим материалом. Закон Дюамеля – Неймана зависимости напряжений от деформаций и температуры  $\Psi$  для *i*-го слоя содержит 21 независимую упругую константу ( $E_{\alpha\beta\phi\psi}$ )<sub>*i*</sub> и 6 констант линейного температурного расширения

 $(\alpha_{\phi\psi})_i$  и имеет вид [2]:

$$(\sigma_{\alpha\beta})_i = \sum_{\{\varphi,\Psi\}\subset\{x,y,z\}} (E_{\alpha\beta\varphi\Psi})_i ((e_{\varphi\Psi})_i - (\alpha_{\varphi\Psi})_i \Psi), \quad \{\alpha,\beta\}\subset\{x,y,z\}.$$
(5)

Задача (2)-(5) является полукраевой, так как на торцах стержня краевые условия не заданы [1, 5]. Если к уравнениям (2)-(5) добавить условия на торцах стержня, заданные как интегральные характеристики, либо в перемещениях, либо в напряжениях, то получим пространственную краевую задачу термоупругости в постановке Сен-Венана.

Считаем, что поверхностные нагрузки, действующие на стержень в поперечном направлении, имеют расщепленный вид, а продольная нагрузка равна нулю:

$$q_{\alpha}(\Gamma, z) = f_{\alpha}(\Gamma)p_{\alpha}(z), \qquad \oint_{\Gamma} f_{\alpha}(\Gamma) \, d\Gamma = 1, \qquad \alpha \in \{x, y\}, \qquad q_z = 0, \qquad (6)$$

где  $\Gamma$  – множество граничных точек поперечного сечения балки;  $f_{\alpha}(\Gamma)$  – функции распределения нагрузки по периметру сечения;  $p_{\alpha}(z)$  – суммарные нагрузки в поперечном сечении, для них, как это следует из формул (6), справедливы равенства

$$p_{\alpha}(z) = \oint_{\Gamma} q_{\alpha} d\Gamma, \qquad \alpha \in \{x, y\}$$

Считаем, что температура внутри стержня также имеет расщепленный вид:

$$\Psi(x,y,z) = \Theta(x,y)T(z), \qquad \frac{1}{F}\int_{F}\Theta(x,y)\,dF = 1\,, \tag{7}$$

где  $\Theta(x, y)$  — функция распределения температуры по площади сечения F; T(z) — средняя температура в поперечном сечении, для нее, как это следует из формулы (7), справедливо равенство

$$T(z) = \frac{1}{F} \int_{F} \Psi(x, y, z) \, dF \,. \tag{8}$$

Процедура расщепления в общем виде. Примем, в соответствии с общей идеей метода жесткостных функций (другое название метода - метод асимптотического расщепления) [1], что перемещения и напряжения точек стержня являются линейной комбинацией дифференциальных операторов, действующих в продольном направлении z:

$$(u_{z}^{\eta})_{i}^{(n)} = \sum_{k=0}^{n+1} (U_{z}^{\eta})_{i}^{(k)} \frac{d^{k} \eta^{(n)}}{dz^{k}} \varepsilon^{k} ,$$

$$(u_{\alpha}^{\eta})_{i}^{(n)} = \sum_{k=0}^{n+2} (U_{\alpha}^{\eta})_{i}^{(k)} \frac{d^{k} \eta^{(n)}}{dz^{k}} \varepsilon^{k} , \qquad \alpha \in \{x, y\} ,$$

$$(\sigma_{zz}^{\eta})_{i}^{(n)} = \sum_{k=0}^{n} (\tau_{zz}^{\eta})_{i}^{(k)} \frac{d^{k} \eta^{(n)}}{dz^{k}} \varepsilon^{k} ,$$

$$(\sigma_{z\alpha}^{\eta})_{i}^{(n)} = \sum_{k=0}^{n+1} (\tau_{z\alpha}^{\eta})_{i}^{(k)} \frac{d^{k} \eta^{(n)}}{dz^{k}} \varepsilon^{k} ,$$

$$(\sigma_{\alpha\beta}^{\eta})_{i}^{(n)} = \sum_{k=0}^{n+2} (\tau_{\alpha\beta}^{\eta})_{i}^{(k)} \frac{d^{k} \eta^{(n)}}{dz^{k}} \varepsilon^{k} ,$$

$$(10)$$

где  $\eta^{(n)}(z)$  – некоторая функция, зависящая от продольной переменной z;  $(U^{\eta}_{\alpha})^{(k)}_i$ ,  $(\tau^{\eta}_{\alpha\beta})^{(k)}_i$  – жесткостные функции вектора перемещения и тензора напряжений, зависящие только от переменных поперечного сечения x и  $y\,;\,k$ – жесткостной номер, n– номер асимптотического приближения.

Кроме того, предположим, что для средней температуры, также справедливо представление в виде суммы дифференциальных операторов, аналогичное (9) и (10):

$$T(z) = \sum_{k=0}^{n+2} T_{\eta}^{(k)} \, \frac{d^k \eta^{(n)}}{dz^k} \, \varepsilon^k \, . \tag{11}$$

Из равенства (10) для компонент  $(\sigma_{\alpha\beta})_i^{(n)},$  формул (6) и соотношений на поверхности (3) следует, что выполняются дифференциальные равенства, связывающие суммарные поперечные нагрузки и функцию  $\eta^{(n)}$ :

$$p_{\alpha} = \sum_{k=0}^{n+2} (B_{\alpha}^{\eta})^{(k)} \frac{d^k \eta^{(n)}}{dz^k} \varepsilon^k, \qquad \alpha \in \{x, y\},$$

$$(12)$$

где  $(B^{\eta}_{\alpha})^{(k)}$  – некоторые константы.

В формулах (10) использованы жесткостные функции тензора напряжения, связанные с жесткостными функциями вектора перемещения следующим образом:

(7.)

**Краевые задачи в сечении стержня.** Подставим формулы (10) в уравнения равновесия (2) и приравняем нулю коэффициенты при одинаковых степенях малого параметра:

$$\frac{\partial (\tau_{\alpha x}^{\eta})_{i}^{(k)}}{\partial x} + \frac{\partial (\tau_{\alpha y}^{\eta})_{i}^{(k)}}{\partial y} + (\tau_{\alpha z}^{\eta})_{i}^{(k-1)} = 0, \qquad \alpha \in \{x, y, z\}.$$
(14)

Точно также, подставляя формулы (9) в условия (3) на боковой поверхности стержня и приравнивая нулю коэффициенты при одинаковых производных функции  $\eta_0^{(n)}$ , получим условия для жесткостных функций на границе поперечного сечения стержня:

$$(\tau_{\alpha x}^{\eta})_{i}^{(k)}n_{x} + (\tau_{\alpha y}^{\eta})_{i}^{(k)}n_{y} = (B_{\alpha}^{\eta})^{(k)}f_{\alpha}(\Gamma), \quad \alpha \in \{x, y, z\}, \quad (B_{z}^{\eta})^{(k)} = 0.$$
 (15)

Кроме того, подставив формулы (9), (10) в условия сопряжения слоев (4), получим условия сопряжения жесткостных функций на границах между слоями стержня

$$(\tau_{\alpha x}^{\eta})_{i}^{(k)} n_{x} + (\tau_{\alpha y}^{\eta})_{i}^{(k)} n_{y} = (\tau_{\alpha x}^{\eta})_{j}^{(k)} n_{x} + (\tau_{\alpha y}^{\eta})_{j}^{(k)} n_{y} ,$$

$$(U_{\alpha}^{\eta})_{i}^{(k)} = (U_{\alpha}^{\eta})_{i}^{(k)}, \qquad \{i, j\} \subset \{1, \dots, s\} .$$

$$(16)$$

Уравнения (14) совместно с условиями (15), (16) и равенствами (13) образуют систему рекуррентных краевых задач для жесткостных функций  $(U^{\eta}_{\alpha})^{(k)}_{i}$ . Проинтегрировав каждое из уравнений (14) по сечению стержня и используя условия (15), (16), получим необходимые условия разрешимости краевых задач (13)–(16):

$$(B^{\eta}_{\alpha})^{(k)} = -\sum_{i=1}^{s} \int_{F_{i}} (\tau^{\eta}_{\alpha z})_{i}^{(k-1)} dF, \qquad \alpha \in \{x, y\},$$
(17)

$$\sum_{i=1}^{s} \int_{F_{i}} (\tau_{zz}^{\eta})_{i}^{(k-1)} dF = 0, \qquad (18)$$

где  $F_i$  – площадь *i*-го слоя. В дальнейшем величины  $(B^{\eta}_{\alpha})^{(k)}$  будем называть жесткостями сечения слоистой балки, а величины  $T^{(k)}_{\eta}$  – температурными жесткостями этого сечения. Если формулу (13) подставить в равенство (18), то получим выражение для вычисления температурной жесткости через интегралы от жесткостных функций. Краевые задачи (13)–(16) образуют систему рекуррентных краевых задач: сначала решаем задачу при k = 0, затем на основе ее решения – при k = 1 и т.д.

Краевые задачи в сечении стержня при k = 0. Рассмотрим задачу (13)-(16) при жесткостном номере k = 0. Для этого выпишем все уравнения системы (14) и учтем, что индекс k не может быть отрицательным. В результате получим систему уравнений

$$\frac{\partial(\tau_{\alpha x}^{\eta})_{i}^{(0)}}{\partial x} + \frac{\partial(\tau_{\alpha y}^{\eta})_{i}^{(0)}}{\partial y} = 0, \qquad \alpha \in \{x, y, z\}, \qquad i \in \{1, \dots, s\}.$$
(19)

Из формулы (17) следует, что константы  $(B^{\eta}_{\alpha})^{(0)}$  тождественно равны нулю, с учетом этого равенство (15) при k = 0 принимает вид

$$(\tau_{\alpha x}^{\eta})_{i}^{(0)}n_{x} + (\tau_{\alpha y}^{\eta})_{i}^{(0)}n_{y} = 0, \qquad \alpha \in \{x, y, z\}, \qquad i \in \{1, \dots, s\}.$$
(20)

Равенства (16) и (13) остаются неизменными:

$$\begin{aligned} (\tau_{\alpha x}^{\eta})_{i}^{(0)} n_{x} + (\tau_{\alpha y}^{\eta})_{i}^{(0)} n_{y} &= (\tau_{\alpha x}^{\eta})_{j}^{(0)} n_{x} + (\tau_{\alpha y}^{\eta})_{j}^{(0)} n_{y}, \\ (U_{\alpha}^{\eta})_{i}^{(0)} &= (U_{\alpha}^{\eta})_{j}^{(0)(0)} \qquad \{i, j\} \subset \{1, \dots, s\}, \end{aligned}$$
(21)  
$$(\tau_{\alpha \beta}^{\eta})_{i}^{(0)} &= \sum_{\{\varphi, \psi\} \subset \{x, y\}} (E_{\alpha \beta \varphi \psi})_{i} \left( \frac{1}{2} \left( \frac{\partial (U_{\varphi}^{\eta})_{i}^{(0)}}{\partial \psi} + \frac{\partial (U_{\psi}^{\eta})_{i}^{(0)}}{\partial \varphi} \right) - (\alpha_{\varphi \psi})_{i} \Theta T_{\eta}^{(0)} \right) + \\ &+ (E_{\alpha \beta z z})_{i} ((U_{z}^{\eta})_{i}^{(k-1)} - (\alpha_{z z})_{i} \Theta T_{\eta}^{(k)}) + \\ &+ \sum_{\psi \in \{x, y\}} (E_{\alpha \beta \psi z})_{i} \left( \frac{1}{2} \frac{\partial (U_{z}^{\eta})_{i}^{(0)}}{\partial \psi} - (\alpha_{\psi z})_{i} \Theta T_{\eta}^{(0)} \right), \\ &\{\alpha, \beta\} \subset \{x, y, z\}. \end{aligned}$$

Краевая задача (19)-(22) имеет три независимых решения, каждому из этих решений соответствует своя функция η, поэтому для этих функций вводим особые обозначения:

$$\begin{split} \eta &= v_x : \quad (U_x^{v_x})_i^{(0)} = 1, \qquad (U_y^{v_x})_i^{(0)} = 0, \qquad (U_z^{v_x})_i^{(0)} = 0, \qquad (\tau_{\alpha\beta}^{v_x})_i^{(0)} = 0, \\ T_{v_x}^{(0)} &= 0, \qquad \{\alpha, \beta\} \subset \{x, y, z\} ; \\ \eta &= v_y : \qquad (U_x^{v_y})_i^{(0)} = 0, \qquad (U_y^{v_y})_i^{(0)} = 1, \qquad (U_z^{v_y})_i^{(0)} = 0, \qquad (\tau_{\alpha\beta}^{v_y})_i^{(0)} = 0, \\ T_{v_y}^{(0)} &= 0, \qquad \{\alpha, \beta\} \subset \{x, y, z\} ; \\ \eta &= v_z : \qquad (U_x^{v_z})_i^{(0)} = 0, \qquad (U_y^{v_z})_i^{(0)} = 0, \qquad (U_z^{v_z})_i^{(0)} = 1, \qquad (\tau_{\alpha\beta}^{v_z})_i^{(0)} = 0, \\ T_{v_z}^{(0)} &= 0. \qquad (23) \end{split}$$

Из равенств (23) и (17) следует равенство нулю констант:

$$(B_{\alpha}^{v_{\phi}})^{(1)} = 0, \qquad (B_{\alpha}^{v_{\phi}})^{(2)} = 0, \qquad \{\alpha, \phi\} \subset \{x, y, z\}.$$
(24)

При  $k \geq 1\,$ решение краевых задач (13)–(16) определено с точностью до константы, поэтому введем условие нормировки

$$\sum_{i=1}^{s} \int_{F_{i}} (U_{\alpha}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k)} dF = 0, \quad \{\alpha, \varphi\} \subset \{x, y, z\}, \quad k \ge 1.$$
(25)

Продолжая решать краевые задачи (13)–(16) при k = 1, получим, что

$$(U_z^{\nu_{\beta}})_i^{(1)} = -(\beta - a_{\beta}), \qquad \beta \in \{x, y\}, \qquad k \ge 1.$$
(26)

Подставляя результаты в формулы (9), (10), получим следующие выражения для напряжений и перемещений:

$$\begin{split} (u_{\alpha}^{v_{\varphi}})_{i}^{(n)} &= v_{\varphi}^{(n)} \delta_{\alpha}^{\varphi} + \sum_{k=1}^{n+2} (U_{\alpha}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k)} \frac{d^{k} v_{\varphi}^{(n)}}{dz^{k}} \varepsilon^{k} , \\ (u_{z}^{v_{\beta}})_{i}^{(n)} &= -(\beta - a_{\beta}) \frac{dv_{\beta}^{(n)}}{dz} \varepsilon + \sum_{k=2}^{n+1} (U_{z}^{v_{\beta}})_{i}^{(k)} \frac{d^{k} v_{\beta}^{(n)}}{dz^{k}} \varepsilon^{k} , \\ (u_{z}^{v_{z}})_{i}^{(n)} &= v_{z}^{(n)} + \sum_{k=1}^{n+1} (U_{z}^{v_{z}})_{i}^{(k)} \frac{d^{k} v_{z}^{(n)}}{dz^{k}} \varepsilon^{k} , \end{split}$$

$$\begin{aligned} (\sigma_{zz}^{v_{\phi}})_{i}^{(n)} &= \sum_{k=2}^{n} (\tau_{zz}^{v_{\phi}})_{i}^{(k)} \frac{d^{k} v_{\phi}^{(n)}}{dz^{k}} \varepsilon^{k} ,\\ (\sigma_{z\alpha}^{v_{\phi}})_{i}^{(n)} &= \sum_{k=2}^{n+1} (\tau_{z\alpha}^{v_{\phi}})_{i}^{(k)} \frac{d^{k} v_{\phi}^{(n)}}{dz^{k}} \varepsilon^{k} ,\\ (\sigma_{\alpha\beta}^{v_{\phi}})_{i}^{(n)} &= \sum_{k=2}^{n+2} (\tau_{\alpha\beta}^{v_{\phi}})_{i}^{(k)} \frac{d^{k} v_{\phi}^{(n)}}{dz^{k}} \varepsilon^{k} , \quad \phi \in \{x, y, z\}, \quad \{\alpha, \beta\} \subset \{x, y\} , \end{aligned}$$
(27)

здесь  $\delta_x^{\varphi}$  — символ Кронекера. Исходная пространственная задача теории термоупругости является линейной, поэтому будем считать, что напряжения и перемещения являются суммой трех найденных типов решений:

$$(\sigma_{\alpha\beta})_{i}^{(n)} = \sum_{\varphi \in \{x, y, z\}} (\sigma_{\alpha\beta}^{v_{\varphi}})_{i}^{(n)} ,$$
  
$$(u_{\alpha})_{i}^{(n)} = \sum_{\varphi \in \{x, y, z\}} (u_{\alpha}^{v_{\varphi}})_{i}^{(n)} , \qquad \{\alpha, \beta\} \subset \{x, y, z\}, \qquad i \in \{1, \dots, s\}.$$
(28)

Уравнения термо-поперечного изгиба слоистого анизотропного стержня. Из равенств (11), (12), (27), (28) следует, что три неизвестные функции  $v_x^{(n)}$ ,  $v_y^{(n)}$ ,  $v_z^{(n)}$  подчиняются системе трех обыкновенных дифференциальных уравнений термо-поперечного изгиба:

$$\begin{split} \sum_{k=4}^{n+2} & \left( (B_{\alpha}^{v_x})^{(k)} \frac{d^k v_x^{(n)}}{dz^k} + (B_{\alpha}^{v_y})^{(k)} \frac{d^k v_y^{(n)}}{dz^k} \right) \varepsilon^k + \sum_{k=3}^{n+2} (B_{\alpha}^{v_z})^{(k)} \frac{d^k v_z^{(n)}}{dz^k} \varepsilon^k = p_{\alpha}(z) \,, \\ & \alpha \in \{x, y\} \,, \end{split}$$

$$\sum_{k=2}^{n+2} \left( T_{v_x}^{(k)} \frac{d^k v_x^{(n)}}{dz^k} + T_{v_y}^{(k)} \frac{d^k v_y^{(n)}}{dz^k} \right) \varepsilon^k + \sum_{k=1}^{n+2} T_{v_z}^{(k)} \frac{d^k v_z^{(n)}}{dz^k} \varepsilon^k = T(z) \,. \tag{29}$$

Эти функции  $v_x^{(n)}$ ,  $v_y^{(n)}$ ,  $v_z^{(n)}$  в соответствии с равенствами (26) и (28) обладают таким физическим смыслом: они являются средними перемещениями вдоль координатных осей точек поперечного сечения, т.е. являются перемещениями поперечного сечения как единого целого в продольном и поперечных направлениях:

$$v_{\alpha}^{(n)} = \frac{1}{F} \sum_{i=1}^{s} \int_{F_{i}} (u_{\alpha})_{i}^{(n)} dF, \qquad \alpha \in \{x, y, z\}.$$
(30)

Коэффициенты системы (29) в соответствии с формулами (17), (18) являются интегральными характеристиками жесткостных функций. Таким образом, они определяются на основе решений краевых задач в сечении стержня (13)-(16).

Порядок системы (29) зависит от номера асимптотического приближения n и равен 3n + 8, однако в работе [1] исследовались подобные системы и было показано, что в действительности физически значимыми являются не все решения, а только решения, регулярно зависящие от параметра  $\varepsilon$ , их количество для данной системы равняется 10. Поэтому, несмотря на формальный рост порядка дифференциальных уравнений с ростом асимптотического приближения, количество краевых условий на торцах, требуемых для замыкания задачи, остается неизменным и равняется десяти. Следует отметить, что первое слагаемое для продольных перемещений  $(u_z^{v_x})_i^{(n)}$ ,  $(u_z^{v_y})_i^{(n)}$  в формулах (27) соответствует гипотезе плоских сечений Бернулли – Эйлера, на основе которой строится классическая теория изгиба однородных изотропных стержней. Эти слагаемые содержат первые степени малого параметра  $\varepsilon$ , поэтому можно говорить, что на основе пространственной теории упругости получено обоснование гипотезы Бернулли – Эйлера как первого асимптотического приближения для закона деформирования многослойного анизотропного стержня с произвольным расположением слоев при температурных нагрузках.

Представленный подход позволяет заменить решение пространственной задачи теории термоупругости для слоистых балок (2)–(5) на решение системы трех обыкновенных уравнений (29) и краевых задач в сечении балки.

**Ортотропный материал.** Рассмотрим стержень, состоящий из ортотропных слоев, причем оси ортотропии для каждого из слоев стержня параллельны осям системы координат *Oxyz*, где ось *Oz* – продольная ось стержня. В этом случае закон Дюамеля – Неймана (5) принимает вид

$$(\sigma_{\lambda\lambda})_{i} = \sum_{\eta \in \{x, y, z\}} (E_{\lambda\eta})_{i} ((e_{\eta\eta})_{i} - (\alpha_{\eta})_{i} \Psi), \qquad i \in \{1, \dots, s\},$$
  
$$(\sigma_{\lambda\beta})_{i} = 2(\mu_{\lambda\beta})_{i} (e_{\lambda\beta})_{i}, \qquad \{\lambda, \beta\} \subset \{x, y, z\}, \qquad \lambda \neq \beta,$$
(31)

где  $(E_{\lambda\lambda})_i$ ,  $(E_{z\beta})_i$ ,  $(E_{xy})_i$ ,  $(\mu_{xy})_i$ ,  $(\mu_{z\beta})_i$ ,  $(\alpha_{\eta})_i$  – девять независимых упругих констант и три коэффициента температурного расширения. Выражение для коэффициентов температурных напряжений принимает следующий вид:

$$(\chi_{\lambda})_{i} = \left( (E_{\lambda x})_{i} (\alpha_{x})_{i} + (E_{\lambda y})_{i} (\alpha_{y})_{i} + (E_{\lambda z})_{i} (\alpha_{z})_{i} \right), \qquad \lambda \in \{x, y, z\}.$$
(32)

Формулы для жесткостных функций (13) в соответствии с равенствами (31) и (32) запишем так:

$$\begin{aligned} (\tau_{xy}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k)} &= (\mu_{xy})_{i} \left( \frac{\partial (U_{x}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k)}}{\partial y} + \frac{\partial (U_{y}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k)}}{\partial x} \right), \\ (\tau_{z\beta}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k)} &= (\mu_{z\beta})_{i} \left( \frac{\partial (U_{z}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k)}}{\partial \beta} + (U_{\beta}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k-1)} \right), \\ (\tau_{\lambda\lambda}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k)} &= \sum_{\beta \in \{x,y\}} (E_{\lambda\beta})_{i} \frac{\partial (U_{\beta}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k)}}{\partial \beta} + (E_{\lambda z})_{i} (U_{z}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k-1)} - (\chi_{\lambda})_{i} \Theta T_{v_{\varphi}}^{(k)}, \\ &\{\lambda, \varphi\} \subset \{x, y, z\}, \qquad \beta \in \{x, y\}. \end{aligned}$$

С учетом структуры равенств (33) краевая задача (19)–(22) в сечении для каждого характеристического номера  $k \ge 1$  распадается на две краевые задачи.

Первая краевая задача в сечении:

- система уравнений

$$\frac{\partial (\tau_{\alpha x}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k)}}{\partial x} + \frac{\partial (\tau_{\alpha y}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k)}}{\partial y} + (\tau_{\alpha z}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k-1)} = 0, \qquad \alpha \in \{x, y\};$$
(34)

- условия на боковой поверхности стержня

$$(\tau_{\alpha x}^{v_{\phi}})_{i}^{(k)}n_{x} + (\tau_{\alpha y}^{v_{\phi}})_{i}^{(k)}n_{y} = (B_{\alpha}^{v_{\phi}})^{(k)}f_{\alpha}^{q}(\Gamma), \qquad \alpha \in \{x, y\};$$
(35)

 условия сопряжения характеристических функций на границах между слоями плиты

$$(\tau_{\alpha x}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k)}n_{x} + (\tau_{\alpha y}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k)}n_{y} = (\tau_{\alpha x}^{v_{\varphi}})_{j}^{(k)}n_{x} + (\tau_{\alpha y}^{v_{\varphi}})_{j}^{(k)}n_{y},$$
  

$$(U_{\alpha}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k)} = (U_{\alpha}^{v_{\varphi}})_{j}^{(k)}, \qquad \{i,j\} \subset \{1,\dots,s\}.$$
(36)

Необходимые условия разрешимости краевой задачи (34)-(36):

$$(B_{\alpha}^{v_{\varphi}})^{(k)} = -\sum_{i=1}^{s} \int_{F_{i}} (\tau_{\alpha z}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k-1)} dF = \sum_{i=1}^{s} \int_{F_{i}} \alpha(\tau_{z z}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k-2)} dF, \quad \alpha \in \{x, y\}.$$
(37)

Вторая краевая задача в сечении:

– уравнение

$$\frac{\partial (\tau_{zx}^{v_{\phi}})_{i}^{(k)}}{\partial x} + \frac{\partial (\tau_{zy}^{v_{\phi}})_{i}^{(k)}}{\partial y} + (\tau_{zz}^{v_{\phi}})_{i}^{(k-1)} = 0 ; \qquad (38)$$

- условия на боковой поверхности стержня

$$(\tau_{zx}^{v_{\phi}})_{i}^{(k)}n_{x} + (\tau_{zy}^{v_{\phi}})_{i}^{(k)}n_{y} = 0; \qquad (39)$$

 условия сопряжения характеристических функций на границах между слоями плиты

$$(\tau_{zx}^{v_{\phi}})_{i}^{(k)}n_{x} + (\tau_{zy}^{v_{\phi}})_{i}^{(k)}n_{y} = (\tau_{zx}^{v_{\phi}})_{j}^{(k)}n_{x} + (\tau_{zy}^{v_{\phi}})_{j}^{(k)}n_{y},$$

$$(U_{z}^{v_{\phi}})_{i}^{(k)} = (U_{z}^{v_{\phi}})_{j}^{(k)}, \qquad \{i, j\} \subset \{1, \dots, s\}.$$
(40)

Необходимое условие разрешимости краевой задачи (38)-(40):

$$\sum_{i=1}^{s} \int_{F_i} (\tau_{zz}^{v_{\varphi}})_i^{(k)} dF = 0.$$
(41)

Жесткостные функции компонент тензора напряжений и вектора перемещений связаны между собой формулами (33). Краевая задача (33)–(37) – задача на нахождение неизвестных функций  $(U_x^{v_{\phi}})_i^{(k)}$ ,  $(U_y^{v_{\phi}})_i^{(k)}$ . Краевая задача (38)–(41), (33) – задача на нахождение неизвестных функций  $(U_z^{v_{\phi}})_i^{(k)}$ . Продолжая рассматривать первую и вторую краевые задачи при больших значениях характеристических чисел k, можно установить, что следующие жесткостные функции и жесткости тождественно равны нулю

при нечетных числах k:

$$\begin{split} (\tau_{\alpha\beta}^{v_{\phi}})_{i}^{(k)} &= (\tau_{zz}^{v_{\phi}})_{i}^{(k)} = (U_{\alpha}^{v_{\phi}})_{i}^{(k)} = 0, \qquad (\tau_{\alpha z}^{v_{z}})_{i}^{(k)} = (U_{z}^{v_{z}})_{i}^{(k)} = 0, \\ (B_{\alpha}^{v_{\phi}})^{(k)} &= (B_{z}^{v_{z}})^{(k)} = 0, \qquad \{\alpha, \beta, \phi\} \subset \{x, y\}; \end{split}$$

при четных числах k:

$$(\tau_{\alpha z}^{v_{\phi}})_{i}^{(k)} = (U_{z}^{v_{\phi}})_{i}^{(k)} = (\tau_{\alpha \beta}^{v_{z}})_{i}^{(k)} = (\tau_{z z}^{v_{z}})_{i}^{(k)} = (U_{\alpha}^{v_{z}})_{i}^{(k)} = 0 , (B_{z}^{v_{\phi}})^{(k)} = (B_{\alpha}^{v_{z}})^{(k)} = 0, \qquad \{\alpha, \phi\} \subset \{x, y\} .$$

$$(42)$$

Уравнения термо-поперечного изгиба (29) для ортотропных слоистых стержней с учетом равенств (42) принимают вид

$$\sum_{r=2}^{N+1} \left( (B_{\alpha}^{v_{x}})^{(2r)} \frac{d^{2r} v_{x}^{(N)}}{dz^{2r}} + (B_{\alpha}^{v_{y}})^{(2r)} \frac{d^{2r} v_{y}^{(N)}}{dz^{2r}} \right) \varepsilon^{2r} + \sum_{r=2}^{N+1} (B_{\alpha}^{v_{z}})^{(2r-1)} \frac{d^{2r-1} v_{z}^{(N)}}{dz^{2r-1}} \varepsilon^{2r-1} = p_{\alpha}, \quad \alpha \in \{x, y\},$$

$$151$$

$$\sum_{r=1}^{N+1} \left( T_{v_x}^{(2r)} \frac{d^{2r} v_x^{(N)}}{dz^{2r}} + T_{v_y}^{(2r)} \frac{d^{2r} v_y^{(N)}}{dz^{2r}} \right) \varepsilon^{2r} + \sum_{r=1}^{N+1} T_{v_z}^{(2r-1)} \frac{d^{2r-1} v_z^{(N)}}{dz^{2r-1}} \varepsilon^{2r-1} = T(z).$$
(43)

Задача о сезонных изменениях температуры. Рассмотрим слоистый стержень с сечением, симметричным относительно оси Ox (рис. 1). Выясним вопрос о величине и характере напряжений, возникающих в нем при сезонных изменениях температуры. Для этого будем считать, что поверхностные и сосредоточенные силы отсутствуют, а температура стержня изменилась во всех его точках на величину  $\Psi_0$  относительно недеформированного состояния. Тогда в соответствии с формулами (7) получаем

$$T(z) = T_0 = \Psi_0, \qquad \Theta(x, y) = 1.$$
 (44)

В силу симметрии сечения стержня и температуры в сечении уравнение (43) при  $\alpha = y$  выродится в тождественный нуль. Из общей теории таких задач [1], известно что при постоянной нагрузке (поверхностной и температурной) первое асимптотическое приближение является точным решением задачи (2)–(5). Поэтому рассмотрим приближение N = 1. Тогда система (43) принимает такой вид (верхний индекс для обозначения номера приближения в дальнейшем опускаем):

4

$$(B_x^{v_x})^{(4)} \frac{d^4 v_x}{dz^4} \varepsilon^4 + (B_x^{v_z})^{(3)} \frac{d^3 v_z}{dz^3} \varepsilon^3 = 0,$$
  
$$\sum_{r=1}^2 T_{v_x}^{(2r)} \frac{d^{2r} v_x}{dz^{2r}} \varepsilon^{2r} + \sum_{r=1}^2 T_{v_z}^{(2r-1)} \frac{d^{2r-1} v_z}{dz^{2r-1}} \varepsilon^{2r-1} = T_0.$$
 (45)

Среди всех возможных решений системы (45) физически значимыми являются только решения, регулярно зависящие от малого параметра  $\varepsilon$  [1]. Поэтому система (45) может быть проинтегрирована и сведена к следующей системе уравнений:

$$(B_{x}^{v_{x}})^{(4)} \frac{d^{2}v_{x}}{dz^{2}} \varepsilon^{2} + (B_{x}^{v_{z}})^{(3)} \frac{dv_{z}}{dz} \varepsilon = 0,$$

$$T_{v_{x}}^{(2)} \frac{d^{2}v_{x}}{dz^{2}} \varepsilon^{2} + T_{v_{z}}^{(1)} \frac{dv_{z}}{dz} \varepsilon = T_{0},$$

$$\frac{d^{2}v_{x}}{dz^{2}} \varepsilon^{2} = -\frac{(B_{x}^{v_{z}})^{(3)}T_{0}}{(B_{x}^{v_{x}})^{(4)}T_{v_{z}}^{(1)} - (B_{x}^{v_{z}})^{(3)}T_{v_{x}}^{(2)}},$$

$$dv_{x} = (B^{v_{x}})^{(4)}T_{0}$$
(46)

$$\frac{dv_z}{dz} \varepsilon = \frac{(B_x^{v_x})^{(1)} T_0^0}{(B_x^{v_x})^{(4)} T_{v_z}^{(1)} - (B_x^{v_z})^{(3)} T_{v_x}^{(2)}}.$$
(47)

Формулы (27), (28) совместно с выражениями (42) при N=1 дают такие выражения для напряжений:

$$(\sigma_{\alpha\beta})_{i} = (\tau_{\alpha\beta}^{v_{x}})_{i}^{(2)} \frac{d^{2}v_{x}}{dz^{2}} \varepsilon^{2} + (\tau_{\alpha\beta}^{v_{z}})_{i}^{(1)} \frac{dv_{z}}{dz} \varepsilon,$$
  

$$(\sigma_{\alphaz})_{i} = 0, \qquad \{\alpha, \beta\} \subset \{x, y\},$$
(48)

$$(\sigma_{zz})_i = (\tau_{zz}^{v_x})_i^{(2)} \frac{d^2 v_x}{dz^2} \varepsilon^2 + (\tau_{zz}^{v_z})_i^{(1)} \frac{d v_z}{dz} \varepsilon.$$
(49)

Формулы для напряжений (48), (49) справедливы для любого слоистого стержня с симметричным сечением относительно вертикальной оси Ox, состоящего из ортотропных материалов. Они дают точное решение пространственной задачи термоупругости в постановке Сен-Венана, но для того чтобы ими воспользоваться, необходимо решить две краевые задачи в сечении (33)-(37): одну задачу – при k = 2 и  $\varphi = x$ , вторую задачу – при k = 1 и  $\varphi = z$ . В общем случае эти задачи не имеют аналитических решений и требуют численного счета. Рассмотрим особый случай, когда компоненты контактных напряжений ( $\sigma_{\alpha\beta}$ )<sub>*i*</sub> при { $\alpha,\beta$ }  $\subset$  {x,y} равны нулю. Для этого в соответствии с формулами (48) потребуем выполнения равенств

$$(\tau_{xx}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k)} = 0, \qquad (\tau_{yy}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k)} = 0, \qquad (\tau_{xy}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k)} = 0.$$
(50)

Из первых двух равенств (50) и формул (33) следует выполнение таких двух равенств:

$$\frac{\partial (U_{\lambda}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k)}}{\partial \lambda} = -(v_{\lambda z})_{i} (U_{z}^{v_{\varphi}})_{i}^{(k-1)} + ((\alpha_{\lambda})_{i} + (v_{\lambda z})_{i} (\alpha_{z})_{i}) T_{v_{\varphi}}^{(k)}, \quad \lambda \in \{x, y\} .$$
(51)

Проинтегрируем эти равенства и потребуем условия непрерывности жесткостных функций на межслойных границах (36). Это условие в общем случае не может быть выполнено, оно выполняется при условии равенства следующих упругих и термоупругих констант для всех слоев слоистой балки:

$$\mathbf{v}_{xz} = (\mathbf{v}_{xz})_i, \qquad \mathbf{v}_{yz} = (\mathbf{v}_{yz})_i, \qquad i \in \{1, \dots, s\},$$
 (52)

и

$$\xi_x = (\xi_x)_i, \qquad \xi_y = (\xi_y)_i, \qquad i \in \{1, \dots, s\},$$
(53)

где использованы следующие обозначения:

(4)

$$(\xi_{\lambda})_{i} = (\alpha_{\lambda})_{i} + (v_{\lambda z})_{i} (\alpha_{z})_{i}, \qquad \lambda \in \{x, y\}.$$
(54)

Интегралы от равенства (51) в этом случае будут иметь вид

$$\begin{aligned} (U_{\lambda}^{v_{z}})_{i}^{(1)} &= (-v_{\lambda z} + \xi_{\lambda} T_{v_{z}}^{(1)})\lambda, \qquad \lambda \in \{x, y\}, \\ (U_{y}^{v_{x}})_{i}^{(2)} &= v_{yz} y(x - a_{x}) + \zeta_{yx} T_{v_{x}}^{(2)} y, \\ (U_{x}^{v_{x}})_{i}^{(2)} &= 0.5(-v_{yz} y^{2} + v_{xz} (x - a_{x})^{2}) + \zeta_{x} T_{v_{x}}^{(2)} (x - a_{x}), \quad i \in \{1, \dots, s\}.$$
(55)

Из функций (55) с учетом формул (33) следует, что третье равенство (50) выполняется тождественно.

Условия (52) и (53) равносильны отсутствию напряжений контактных напряжений между слоями слоистой балки. Для стержней, поперечное сечение которых вытянуто в направлении, параллельном слоям, известно явление кромочного эффекта, когда уровень контактных напряжений вблизи кромок сечения принимает большое значение и поэтому возможно кромочное расслоение. При выполнении условий (52) и (53) такие напряжения отсутствуют и, следовательно, отсутствует кромочный эффект. В работе [6] условие (52) было также получено при чисто механическом нагружении и было названо условием кромочной совместимости слоев. По аналогии условия (52) и (53), взятые вместе, могут быть названы условиями кромочной термосовместимости слоев при сезонных изменениях температур.

Может показаться, что условие (53) носит тривиальный характер, а именно: оно сводится при выполнении условия (52) к равенству коэффициентов температурного расширения  $(\alpha_{\beta})_i$ ,  $\beta \in \{x, y, z\}$ , для всех слоев. Но

важно иметь в виду, что и условие (52), и условие (53) в точности для разных материалов никогда не выполняются, всегда приближенно с некоторой точностью. Мера нарушения этих условий – это отличие от нуля разности между величинами  $(\xi_{\lambda})_i$  для соседних слоев, и может оказаться, что эта разность существенно меньше, чем разность между самими коэффициентами температурного расширения, т.е. может оказаться, что материалы в большей степени совместимы, чем это могло показаться из рассмотрения только их коэффициентов температурного расширения ( $\alpha_{\beta}$ ).

Подставив равенства (51) в равенства (33) при  $\alpha = \beta = z$  при условиях (52) и (53), получим следующие формулы для нахождения жесткостных функций:

$$(\tau_{zz}^{v_x})_i^{(2)} = -(E_z)_i ((x - a_x) + (\alpha_z)_i T_{v_x}^{(2)}),$$
  

$$(\tau_{zz}^{v_z})_i^{(1)} = (E_z)_i (1 - (\alpha_z)_i T_{v_z}^{(1)}), \qquad i \in \{1, \dots, s\}.$$
(56)

Подставим равенства (56) в условие (18) и получим выражение для вычисления температурных жесткостей:

$$T_{v_x}^{(2)} = -\frac{\sum_{i=1}^{s} \int_{F_i} (E_z)_i (x - a_x) dF}{\sum_{i=1}^{s} \int_{F_i} (E_z)_i (\alpha_z)_i dF}, \qquad T_{v_z}^{(1)} = \frac{\sum_{i=1}^{s} \int_{F_i} (E_z)_i dF}{\sum_{i=1}^{s} \int_{F_i} (E_z)_i (\alpha_z)_i dF}.$$
 (57)

Окончательно формулы (48), (49) совместно с формулами (37), (47), (50), (52), (53), (56), (57) и позволяют определить все напряжения в слоистом стержне произвольного сечения с произвольным расположением слоев при сезонном изменении температуры в явном виде.

Если же условия кромочной термосовместимости (52), (53) не выполнены, то формулы (48), (49) остаются справедливыми, но для нахождения жесткостных функций  $(\tau_{\alpha\beta}^{v_z})_i^{(1)}$ ,  $(\tau_{\alpha\beta}^{v_x})_i^{(2)}$  и температурных жесткостей  $T_{v_x}^{(2)}$ ,  $T_{v_z}^{(1)}$  потребуется численно решить две краевых задачи (33)–(37): одну задачу – при k = 2 и  $\varphi = x$ , другую задачу – при k = 1 и  $\varphi = z$ .

Выводы. Представленный метод жесткостных функций позволяет решать пространственную задачу теории термоупругости для слоистых балок (2)-(5) в постановке Сен-Венана путем замены исходной задачи в частных производных на задачу решения системы трех обыкновенных уравнений термо-поперечного изгиба (29) (для ортотропных материалов – система (45)) и краевых задач в сечении балки. Метод имеет и практическое, и теоретическое значение, в частности, на его основе получено условие кромочной термосовместимости слоев балки при сезонных изменениях температуры. Данный подход принципиально отличается от традиционных подходов к решению задач термоупругости, изложенных, например, в классических работах [2, 3] и современных работах [4, 7-9].

- 1. Горынин Г. Л., Немировский Ю. В. Пространственные задачи изгиба и кручения слоистых конструкций. Метод асимптотического расщепления. Новосибирск: Наука, 2004. 408 с.
- 2. Новацкий В. Теория упругости. Москва: Мир, 1975. 872 с.
- Подстригач Я. С., Ломакин В. А., Коляно Ю. М. Термоупругость тел неоднородной структуры. – Москва: Наука, 1984. – 368 с.
- Aghalovyan L. A. On the classes of deformable one-layer and multilayer thin bodies solvable by the asymptotic method // Mech. Compos. Mater. - 2011. - 47, No. 1. - P. 59-72.

То же: Агаловян Л. А. О классах задач для деформируемых однослойных и многослойных тонких тел, решаемых асимптотическим методом // Механика композитных материалов. – 2011. – **47**, № 1. – С. 85–102.

- Gorynin G. L., Nemirovskii Yu. V. Deformation of laminated anisotropic bars in the three-dimensional statement. 1. Transverse-longitudinal bending and edge compatibility condition // Mech. Compos. Mater. 2009. 45, No. 3. P. 257-280. То же: Горынин Г. Л., Немировский Ю. В. Деформирование слоистых анизо-тропных стержней в пространственной постановке. 1. Продольно-поперечный изгиб и условие кромочной совместимости // Механика композитных материалов. 2009. 45, № 3. С. 379-410.
   Gorynin G. L., Nemirovskii Yu. V. Deformation of laminated anisotropic bars in
- Gorynin G. L., Nemirovskii Yu. V. Deformation of laminated anisotropic bars in the three-dimensional statement. 2. Effect of edge boundary layers on the stressstrain properties of the composite // Mech. Compos. Mater. - 2010. - 46, No. 1. -P. 130-143.

То же: Горынин Г. Л., Немировский Ю. В. Деформирование слоистых анизотропных стержней в пространственной постановке. **2.** Влияние кромочных пограничных слоев на напряженно-деформационные свойства композита // Механика композитных материалов. – 2009. – **46**, № 1. – С. 130–143.

- Kulkarni M. R., Brady R. P. A model of global thermal conductivity of laminated carbon/carbon composities // Compos. Sci. Technol. - 1997. - 57, No. 2. -P. 277-285.
- Mall S., Conley D. S. Modeling and validation of composite patch repair to cracked thick and thin metalling panels // Composites. A. - 2009. - 40, No. 9. -P. 1331-1339.
- Muddasani Maithru, Savan Sourah, Multiana Anastasia. Thermo-viscoelastic response of multilayered polymer composites. Experimental and numerical studies // Compos. Struct. - 2010. - 92, No. 11. - P. 2641-2652.

## МЕТОД ЖОРСТКІСНИХ ФУНКЦІЙ В ЗАДАЧАХ РОЗРАХУНКУ БАГАТОШАРОВИХ СТЕРЖНІВ ПРИ ТЕМПЕРАТУРНИХ НАВАНТАЖЕННЯХ

Розглянуто метод розв'язання просторової задачі термопружності про деформування шаруватого анізотропного стержня. Виведено звичайні диференціальні рівняння термопружного згину. Отримано умови відсутності крайового ефекту в стержні при сезонних змінах температури.

## METHOD OF RIGIDITY FUNCTIONS IN PROBLEMS OF CALCULATION OF MULTILAYERED BARS AT TEMPERATURE LOADINGS

The method of the solution of spatial thermoelasticity problem on deformation of a layered anisotropic bar is considered. The ordinary differential equations of thermoelastic bending are deduced. The conditions of edge effect absence in a bar are obtained at seasonal changes of temperature.

<sup>1</sup> Сургут. гос. ун-т, Сургут, Россия,	
<sup>2</sup> Ин-т теорет. и прикл. механики	Получено
им. С. А. Христиановича СО РАН, Новосибирск, Россия	20.03.12