

3. Kim G. S. Деякі питання термоміцності тіл с тріщинами.— Вісн. АН УРСР, 1972, № 4, с. 22—28.
4. Kim G. S., Хай М. В. Осесимметричная задача термоупругости для бесконечного тела, ослабленного двумя параллельными круглыми щелями.— Тепловые напряжения в элементах конструкций, 1972, вып. 12, с. 101—108.

Львовский филиал математической  
физики Института математики  
АН УССР

Поступила в редколлегию  
16.XII 1975 г.

УДК 536.21

Я. С. Подстригач, Ю. А. Чернуха

**УСЛОВИЯ ТЕПЛООБМЕНА НА ПОДКРЕПЛЕННОМ КРАЕ  
МНОГОСЛОЙНОЙ ОБОЛОЧКИ**

В ряде приложений, например при определении напряженно-деформированного состояния многослойных оболочек, достаточно знать усредненные по толщине  $2\delta_i$   $i$ -го слоя характеристики температурного поля  $t_i$  этого слоя — среднее значение температуры  $T_i$  и температурный аналог изгибающего момента  $\theta_i$ :

$$T_i = \frac{1}{2\delta_i} \int_{-\delta_i}^{\delta_i} t_i d\gamma_i, \quad \theta_i = \frac{3}{2\delta_i^2} \int_{-\delta_i}^{\delta_i} t_i \gamma_i d\gamma_i. \quad (1)$$

В работах [1, 2, 4] получены дифференциальные уравнения для  $T_i$  и  $\theta_i$ ; при этом соответствующие краевые условия сформулированы для случая, когда на торцевых поверхностях каждого из слоев теплообмен с окружающей средой осуществляется согласно закону Ньютона. В настоящей работе выводятся условия теплообмена  $m$ -слойной оболочки с подкрепляющим ее край криволинейным ортотропным стержнем произвольного поперечного сечения.

Рассмотрим  $m$ -слойную оболочку, край которой подкреплен ортотропным стержнем произвольного поперечного сечения. Ось стержня предполагается гладкой плоской кривой, а поверхность контакта — линейчатой развертывающейся поверхностью. Между стержнем и  $i$ -м слоем оболочки (по поверхности  $S_i$ ,  $i = 1, 2, 3, \dots, m$ ) осуществляется идеальный тепловой контакт, а на части боковой поверхности стержня  $S_{m+1}$ , не контактирующей с оболочкой, и на торцевых его поверхностях  $S_{m+2}$  и  $S_{m+3}$  происходит теплообмен с омывающей средой по закону Ньютона. Координатные оси  $Ox$  и  $Oy$  совместим с главными центральными осями поперечного сечения и будем считать их совпадающими с направлениями ортотропии.

В качестве исходного примем следующее уравнение нестационарной трехмерной задачи теплопроводности:

$$\lambda_x \frac{\partial^2 t}{\partial x^2} + \lambda_y \frac{\partial^2 t}{\partial y^2} + k \left( \lambda_x \frac{\partial t}{\partial x} \cos \varphi + \lambda_y \frac{\partial t}{\partial y} \sin \varphi \right) + \lambda_s \frac{\partial^2 t}{\partial s^2} - c \frac{\partial t}{\partial \tau} + q = 0. \quad (2)$$

Условия теплового контакта и краевые условия имеют вид

$$- \left[ \lambda_x n_x \frac{\partial t}{\partial x} + \lambda_y n_y \frac{\partial t}{\partial y} \right]_{S_i} = \frac{\lambda_\alpha^{(i)} n_\alpha}{A} \frac{\partial t_i}{\partial \alpha} + \frac{\lambda_\beta^{(i)} n_\beta}{B} \frac{\partial t_i}{\partial \beta}, \quad (3)$$

$$[t]_{S_i} = t_i \quad (i = 1, 2, 3, \dots, m),$$

$$\left[ \lambda_x n_x \frac{\partial t}{\partial x} + \lambda_y n_y \frac{\partial t}{\partial y} + \varepsilon_{m+1} (t - t_{m+1}^{(a)}) \right]_{S_{m+1}} = 0, \quad (4)$$

$$\left[ \lambda_s \frac{\partial t}{\partial s} + \varepsilon_r (t - t_r^{(c)}) \right]_{S_r} = 0 \quad (r = m + 2, m + 3), \quad (5)$$

$$[t]_{\tau=0} = t_0(x, y, s). \quad (6)$$

В соотношениях (2) — (5) обозначено:  $t(x, y, s, \tau)$  — температура стержня;  $s$  — осевая координата;  $\tau$  — время;  $\lambda_x, \lambda_y, \lambda_s$  — коэффициенты теплопроводности материала стержня;  $\epsilon_r$  — коэффициент теплоотдачи с поверхности  $S_r$  ( $r = m + 1, m + 2, m + 3$ );  $t_r^{(c)}$  — температура среды, омывающей эту поверхность;  $q$  — плотность тепловых источников;  $n_x, n_y$  — компоненты единичного вектора внешней к контуру поперечного сечения стержня нормали;  $\varphi$  — угол, образованный плоскостью оси стержня с осью  $Ox$ ;  $\alpha, \beta$  и  $A, B$  — криволинейные координаты и коэффициенты первой квадратичной формы срединной поверхности оболочки;  $\lambda_\alpha^{(i)}, \lambda_\beta^{(i)}$  — коэффициенты теплопроводности материала  $i$ -го ее слоя;  $n_\alpha, n_\beta$  — компоненты единичного вектора внешней нормали к поверхности оболочки, контактирующей со стержнем.

Введем следующие усредненные по области поперечного сечения стержня  $D$  характеристики его температурного поля:

$$T = \frac{1}{F} \iint_D t dF, \quad \theta_x = \frac{\delta_x}{I_{xx}} \iint_D t y dF, \quad \theta_y = \frac{\delta_y}{I_{yy}} \iint_D t x dF, \quad (7)$$

где  $F$  — площадь поперечного сечения;  $I_{xx}, I_{yy}$  — осевые моменты инерции области  $D$ ;  $\delta_x$  ( $\delta_y$ ) — расстояние от оси  $Ox$  ( $Oy$ ) до наиболее удаленной от нее точки области  $D$ .

Умножим уравнение (2) соответственно на 1,  $x$ ,  $y$  и проинтегрируем его по области  $D$ , используя формулу Грина [3], первые из условий (3) и формулы (1) и (7). В полученные соотношения вместо  $t(x, y, s, \tau)$  подставим выражение

$$t = a_{00}(s, \tau) + a_{10}(s, \tau)x + a_{01}(s, \tau)y, \quad (8)$$

исключив предварительно из формул (7) и (8) величины  $a_{ij}$ , в результате получим следующую систему дифференциальных уравнений на интегральные характеристики температурного поля стержня:

$$\begin{aligned} \rho_*^2 T - E_{00} T - E_{01} \theta_x - E_{10} \theta_y - \frac{x_y}{R_y} \theta_x - \frac{x_x}{R_x} \theta_y + B_{00} &= \sum_{i=1}^m \frac{\partial T_i}{\partial n_i^*}, \\ \alpha_x \rho_*^2 \theta_x - E_{01} T - E_{02} \theta_x - E_{11} \theta_y - \frac{1}{R_y} \theta_x + B_{01} &= \\ &= \sum_{i=1}^m \left( \frac{y_i^0}{\delta_x} \frac{\partial T_i}{\partial n_i^*} + \frac{1}{3} \frac{\delta_i}{\delta_x} \frac{\partial \theta_i}{\partial n_i^*} \cos \varphi \right), \\ \alpha_y \rho_*^2 \theta_y - E_{10} T - E_{11} \theta_x - E_{20} \theta_y - \frac{1}{R_x} \theta_y + B_{10} &= \\ &= \sum_{i=1}^m \left( \frac{x_i^0}{\delta_y} \frac{\partial T_i}{\partial n_i^*} - \frac{1}{3} \frac{\delta_i}{\delta_y} \frac{\partial \theta_i}{\partial n_i^*} \sin \varphi \right). \end{aligned} \quad (9)$$

Здесь введены такие обозначения:

$$\rho_*^2 = \Lambda_s \frac{\partial^2}{\partial s^2} - C \frac{\partial}{\partial \tau}; \quad \frac{\partial}{\partial n_i^*} = \Lambda_\alpha^{(i)} \frac{n_\alpha}{A} \frac{\partial}{\partial \alpha} + \Lambda_\beta^{(i)} \frac{n_\beta}{B} \frac{\partial}{\partial \beta}; \quad (10)$$

$$B_{ij} = \int_{(L)} \epsilon_{m+i} t_{m+1}^{(c)} \left( \frac{x}{\delta_y} \right)^i \left( \frac{y}{\delta_x} \right)^j dt + \iint_D q \left( \frac{x}{\delta_y} \right)^i \left( \frac{y}{\delta_x} \right)^j dF;$$

$$E_{ij} = \int_{(L)} \epsilon_{m+1} \left( \frac{x}{\delta_y} \right)^i \left( \frac{y}{\delta_x} \right)^j dt; \quad R_x = \frac{\delta_y^2}{\Lambda_x}; \quad R_y = \frac{\delta_x^2}{\Lambda_y};$$

$$\Lambda_x = \lambda_x F; \quad \Lambda_y = \lambda_y F; \quad \Lambda_s = \lambda_s F; \quad C = cF;$$

$$a_x = \left(\frac{i_{xx}}{\delta_x}\right)^2; \quad a_y = \left(\frac{i_{yy}}{\delta_y}\right)^2; \quad \Lambda_\alpha^{(i)} = \lambda_\alpha^{(i)} 2\delta_i; \quad \Lambda_\beta^{(i)} = \lambda_\beta^{(i)} 2\delta_i;$$

$$\kappa_x = \delta_y k \cos \varphi; \quad \kappa_y = \delta_x k \sin \varphi;$$

$L$  — линия пересечения поверхности  $S_{m+1}$  плоскостью поперечного сечения стержня;  $i_{xx}, i_{yy}$  — радиусы инерции области  $D$  относительно соответствующих осей;  $x_i^0, y_i^0$  — координаты центра тяжести отрезка  $\Gamma_i$ , образуемого пересечением поверхности  $S_i$  ( $i = 1, 2, 3, \dots, m$ ) плоскостью поперечного сечения.

Интегрирование по  $\Gamma_i$  второй группы условий (3) с учетом формул (1), (7) и (8) приводит к следующим соотношениям:

$$T + \frac{x_i^0}{\delta_y} \theta_y + \frac{y_i^0}{\delta_x} \theta_x = T_i, \quad \frac{\delta_i}{\delta_x} \theta_x \cos \varphi - \frac{\delta_i}{\delta_y} \theta_y \sin \varphi = \theta_i \quad (11)$$

$$(i = 1, 2, 3, \dots, m).$$

Краевые условия на  $T, \theta_x$  и  $\theta_y$  получаем непосредственным интегрированием условий (5) и (6): на  $S_r$

$$\Lambda_s \frac{\partial T}{\partial s} + E_r \left( T - \frac{1}{F} \iint_D t_r^{(e)} dF \right) = 0,$$

$$\Lambda_s \frac{\partial \theta_x}{\partial s} + E_r \left( \theta_x - \frac{\delta_x}{I_{xx}} \iint_D t_r^{(e)} y dF \right) = 0, \quad (12)$$

$$\Lambda_s \frac{\partial \theta_y}{\partial s} + E_r \left( \theta_y - \frac{\delta_y}{I_{yy}} \iint_D t_r^{(e)} x dF \right) = 0,$$

$$E_r = \varepsilon_r F \quad (r = m+2, m+3);$$

при  $\tau = 0$

$$T = \frac{1}{F} \iint_D t_0 dF, \quad \theta_x = \frac{\delta_x}{I_{xx}} \iint_D t_0 y dF, \quad \theta_y = \frac{\delta_y}{I_{yy}} \iint_D t_0 x dF. \quad (13)$$

Таким образом, для определения температурного поля  $m$ -слойной оболочки с подкрепленным краем необходимо решить систему дифференциальных уравнений на  $T_i$  и  $\theta_i$  ( $i = 1, 2, 3, \dots, m$ ) [1, 4] совместно с системой уравнений (9) на  $T, \theta_x$  и  $\theta_y$  при условиях сопряжения (11) и краевых условиях (13).

#### ЛИТЕРАТУРА

1. Береговой С. П., Подстригач Я. С., Чернуха Ю. А. Об уравнениях теплопроводности многослойных оболочек. — Изв. АН СССР. МТТ, 1972, № 3, с. 105—110.
2. Григолоук Э. И., Чулков П. П. Уравнения поля температур для трехслойных оболочек. — Изв. АН СССР. Техника, 1964, 6, № 2, с. 88—92.
3. Смирнов И. В. Курс высшей математики. Т. 2. Физматгиз, М., 1954. 628 с.
4. Чернуха Ю. А. Задача теплопроводности для облучаемых многослойных оболочек. — Мат. методы и физ.-мех. поля, 1975, вып. 1, с. 104—109.

Львовский филиал математической  
физики Института математики  
АН УССР

Поступила в редколлегию  
15.V 1975 г.

УДК 539.3

В. А. Осадчук, Е. И. Труш, Е. М. Федюк

#### ВЛИЯНИЕ НЕОДНОРОДНОСТИ ПО ТОЛЩИНЕ НА НАПРЯЖЕННОЕ СОСТОЯНИЕ СЛОИСТОЙ ПОЛОГОЙ СФЕРИЧЕСКОЙ ОБОЛОЧКИ С ТРЕЩИНОЙ

Использование в инженерной практике тонкостенных элементов конструкций, изготовленных из новых композитных материалов (армированных пластмасс и др.) требует разработки методики расчета на прочность этих