

В случае Б) $p > 1$, $b^2 = \frac{-k''(\phi_0^0)p^2}{2(p^4 - 1)}$,

$$\omega_1 = \operatorname{Re} \left[\frac{\sqrt{2(1 - C_0)}k''(\phi_0^0)^{1/2}\sqrt{p^4 - 1} \left(\frac{2n + 1}{2} \right)}{p(2\Omega_0 + C_1(p^4 + 1))} \right], \quad (17)$$

$$\alpha_1 = \operatorname{Im} \left[\frac{\sqrt{2(1 - C_0)}k''(\phi_0^0)^{1/2}\sqrt{p^4 - 1} \left(\frac{2n + 1}{2} \right)}{p(2\Omega_0 + C_1(p^4 + 1))} \right]$$

При значениях p близких к единице, построенные ВКБ-решения становятся непригодными, поскольку при $p = 1$ $b \rightarrow \infty$ и слагаемое $\mu^2\Omega_2$, также обращается в бесконечность [7].

ЛИТЕРАТУРА

1. Болотин В.В. Динамическая устойчивость упругих систем. — М.: ГТТИ, 1956. — 573 с.
2. Матяш В. И. Колебания изотопных упруго-вязких оболочек // Механика полимеров. — 1971. — № 1. — С. 157–163.
3. Михасев Г.И. О свободных низкочастотных колебаниях вязкоупругих цилиндрических оболочек. // Прикладная механика. — 1992. — Т. 28, № 1. — С. 50–55.
4. Михасев Г.И. К исследованию локальных колебаний и динамической неустойчивости цилиндрических оболочек // Вестник Витебского гос. ун-та. — 1997. — № 1(3). — С. 61–66.
5. Ржаницын А.Р. Теория ползучести. М.: Стройиздат, 1968. — 416 с.
6. Товстик П. Е. Некоторые задачи устойчивости цилиндрических и конических оболочек. // Прикл. математ. и механика. — 1983. — Т. 47, № 5. С. 815–822.
7. Товстик П.Е. Устойчивость тонких оболочек. — М.: Наука, 1995. — 320 с.

УДК 539.3

Ю.В. Василевич, С.В. Акимова

ТЕРМОУПРУГОЕ СОСТОЯНИЕ В ПЛАСТИНКЕ С ПОДКРЕПЛЕННЫМ ОТВЕРСТИЕМ

*Белорусский национальный технический университет
Минск, Беларусь*

Пусть внутри отверстия, имеющего форму квадрата с закрепленными углами, впаены две жесткие дуговые накладки (рис. 1).

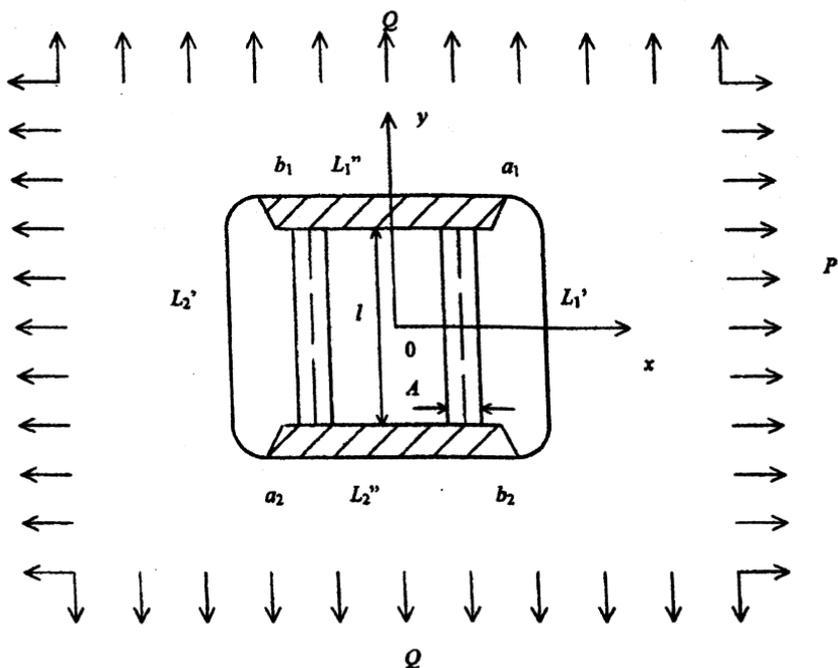


Рис. 1.

Между ними установлены с натягом δ два одинаковых стержня, каждый из которых имеет длину l и сопротивление растяжению EA . Стержни и накладки расположены симметрично относительно главных направлений упругости. Направление осей координат комплексной плоскости $z = x + iy$ и нагрузки на бесконечности такие, как указано на рисунке. Требуется определить напряженное состояние в пластинке и суммарное давление на стержни, полагая, что к стержням применима гипотеза плоских сечений, на контуре L задана постоянная температура T_0 ; участки контура L_1' , L_2' свободны от воздействия внешних усилий. Будем считать, что стержни и накладки также нагреваются до температуры T_0 .

Введем в рассмотрение функцию $z = \omega(\xi) = R(\xi + n/\xi^3)$, (1)

конформно отображающую внешность контура L на область $|\xi| > 1$ комплексной плоскости $\xi = \rho e^{i\theta}$, где $n = -1/9$, $R = a/2(1+n) = 9a/16$.

Согласно введенному преобразованию точкам $\xi = \sigma$ на контуре области (единичной окружности) γ $|\xi| > 1$ соответствуют точки $t = \omega_0(\sigma)$, где $\omega_0(\sigma) = x + iy = R(\sigma + n/\sigma^3)$.

Температурное поле вне квадратного отверстия, т.е. в области D^- , определим по формуле [1]

$$T = 2 \operatorname{Re} \Psi_0(z), \quad (2)$$

где $\Psi_0(z)$ — аналитическая функция. С учетом (1)

$$T = 2 \operatorname{Re} \Psi_*(\xi), \quad \xi = \rho e^{i\theta}, \quad (3)$$

где $\Psi_*(\xi) = \Psi[\omega_0(\xi)]$ — аналитическая функция в области $|\xi| > 1$.

Так как $\Psi_*(\xi) = 0,5[F_0(\xi) + \varepsilon \bar{F}_0(1/\xi)]$, то $T = \operatorname{Re}[F_0(\xi) + \varepsilon \bar{F}_0(1/\xi)]$,

где $F_0(\xi)$ — аналитическая функция в областях $D^-(|\xi| > 1)$ и $D^+(|\xi| < 1)$; $\varepsilon = \pm 1$; $F_0(\xi) + \varepsilon \bar{F}_0(1/\xi) = T + i\eta$; T, η — гармонические функции переменных ρ и θ в D^- .

Определим температуру T в области D^- . Полагая $\varepsilon = -1, \eta = 0$, граничное условие для $F_0(\xi)$ запишем в виде

$$F_0^-(\sigma) - F_0^+(\sigma) = T_0 \text{ на } \gamma,$$

где $F_0^\pm(\sigma)$ — предельные значения $F_0(\xi)$ на контуре γ со стороны областей D^+ и D^- . Следовательно, $F_0(\xi) = 0$ для $|\xi| < 1, F_0(\xi) = T_0$ для $|\xi| > 1$. На основании (4) имеем $T = T_0$ во всей области D^- .

В результате изменения температуры перемещение точек (x, y) накладок (рассмотрим, например, верхнюю накладку) определим соотношениями

$$u = (\alpha_1 - \alpha_0)T_0 x, \quad v = (\alpha_1 - \alpha_0)T_0(y - 0,5l).$$

Тогда перемещение точек дуги L_1 (" γ_1 ")

$$u = 0,5(\alpha_1 - \alpha_0)T_0 R[\sigma + \bar{\sigma} + n(\bar{\sigma}^3 + \sigma^3)],$$

$$v = (\alpha_1 - \alpha_0)T_0 \left\{ \frac{R}{2i}[\sigma - \bar{\sigma} + n(\bar{\sigma}^3 - \sigma^3)] - \frac{l}{2} \right\}.$$

С учетом температурных перемещений точек стержней, результирующее перемещение точек дуги L_1 (" γ_1 ") запишем в форме

$$u = 0,5(\alpha_1 - \alpha_0)T_0 R(\cos \theta + n \cos 3\theta),$$

$$v = 0,5 \left\{ (\alpha_1 - \alpha_0)T_0 [R(\sin \theta - n \sin 3\theta) - l] + (\alpha_2 - \alpha_0)T_0 l + \frac{P_0^T l}{EA} \right\},$$

где $\alpha_0, \alpha_1, \alpha_2$ — температурные коэффициенты линейного расширения пластинок, накладок и стержней; P_0^T — давление в стержнях, возникающее от температуры; E — модуль Юнга.

Воспользовавшись аналогичным методом решения задачи, когда в D^- задана на бесконечности только силовая нагрузка [2], запишем граничные условия

$$\Phi^-(\sigma)\omega(\sigma) - \Phi^+(\sigma)\omega'(\sigma) = 0 \text{ на } \gamma_1', \quad (5)$$

$$\chi \Phi^-(\sigma)\omega'(\sigma) + \Phi^+(\sigma)\omega(\sigma) = RT_0 \left[2\mu(\alpha_1 - \alpha_0) - \frac{\beta_1}{2} \right] \left(1 - \frac{3n}{\sigma^4} \right) \text{ на } \gamma_1'',$$

Φ^\pm — предельные значения функции Φ на контуре γ ($|\xi| = |\sigma| = 1$); γ_1' , γ_1'' — γ на γ , в которые переходят L_1' и L_1'' при конформном отображении; $\beta_1 = 2E\alpha_0$ и $\frac{2E\alpha_0}{1+\nu}$, $\chi = 3 - 4\nu$ (или $\frac{3-4\nu}{1+\nu}$); μ — модуль сдвига; двойное обозначение χ относится соответственно к случаям плоской деформации и плоского напряженного состояния.

Учитывая особенности функции $\Phi(\xi)\omega(\xi)$ в нуле и на бесконечности, решение левой задачи (5) запишем в виде

$$\Phi(\xi)\omega(\xi) = \frac{1}{1+\chi} \left(m_* - \frac{n_*}{\xi^4} \right) + X(\xi)R \left(\frac{D_4^T}{\xi^4} + \frac{D_2^T}{\xi^2} + c_0^T \xi^2 + c_2^T \right),$$

$$e m_* = RT_0[2\mu(\alpha_1 - \alpha_0) - 0,5\beta], \quad n_* = 3nm_*, \quad c_2^T = m_* / R(1+\chi),$$

$$i_4^T = n_* e^{-2\beta\omega} / R(1+\chi),$$

$$j_2^T = e^{-2\beta\omega} \left[c_2 n + \frac{1 - \cos \theta}{R^2(1+\chi)} (Rm_* n + n_*) + \frac{2\beta \sin \omega}{R^2(1+\chi)} (Rm_* n - n_*) \right];$$

ω — центральный угол, соответствующий дуге $\gamma_1''(L_1'')$;

$X(\xi) = \prod_{k=1}^2 (\xi - \alpha_k)^\lambda (\xi - \beta_k)^{\bar{\lambda}}$, $\lambda = -0,5 + i\beta$, $\bar{\lambda} = -0,5 - i\beta$, $\beta = \ln \chi / 2\pi$; α_k , β_k — точки на γ , соответствующие точкам a_k , b_k на L .

Требую непрерывность смещений на контуре L и полагая, что главный вектор усилий $2P_0^T$, действующий на накладку, вызывает их поступательное перемещение v_1 , имеем систему уравнений для определения P_0^T , c_0^T

$$\begin{aligned} (1+\chi) \int_{\gamma_1'} \Phi^-(\sigma)\omega(\sigma) d\sigma &= 4\mu v_1, \\ (1+\chi) \int_{\gamma_1''} \Phi^-(\sigma)\omega(\sigma) d\sigma &= -2P_0^T - 2 \left(m_* \sin \omega / 2 + \frac{n_*}{3} \sin \frac{3}{2} \omega \right), \\ 2v_1 &= \delta + \frac{P_0^T l}{EA} + (\alpha_2 - \alpha_0) T_0 l. \end{aligned} \quad (6)$$

Последнее выражение в (6) есть закон Гука для стержней. Из (6) находим P_0^T

$$P_0^T = \left(A_1 - \mu\delta - (\alpha_2 - \alpha_0) T_0 l + m_* \cos \frac{\omega}{2} - \frac{n_*}{3} \cos \frac{3}{2} \omega \right) / \left(\sqrt{\chi} B_1 + \frac{\mu l}{EA} \right),$$

$$\text{где } B_1 = (I_2 D_2^T + I_0) / (J_2 D_2^T + J_0),$$

$$A_1 = \frac{(1+\chi)R}{2e^{-2\beta\omega}} \left[D_4^T I_4 + D_2^T I_2 + c_0^T I_{-2} - B_1 (D_4^T J_4 + D_2^T J_2 + c_0^T J_{-2}) \right], \quad D_2^T = ne^{-\beta\omega},$$

$$D_2^T = \frac{e^{-\beta\omega}}{R^2(1+\chi)} \left[(1 - \cos \omega)(Rm_* n + n_*) + 2\beta \sin \omega (Rm_* n - n_*) \right], \quad I_k = \int_0^\omega \frac{\cos(A + k\theta) d\theta}{R(\theta)},$$

$$J_k = \int_{\alpha}^{\pi/2} \frac{\cos(A + k\theta)d\theta}{R(\theta)}, \quad k = 0, \pm 2, 4; \quad R(\theta) = \sqrt{|\sin(\theta + \alpha)\sin(\theta - \alpha)|},$$

$$A = \beta \ln \left| \frac{\sin(\theta + \alpha)}{\sin(\theta - \alpha)} \right|, \quad \alpha = \frac{\pi - \omega}{2}.$$

Осевое давление P_0 , возникающее в стойках от приложенной нагрузки на бесконечности пластинки, определим по формуле

$$P_0 = A / (\sqrt{\chi} B + \mu l / EA),$$

где $A = \frac{(1 + \chi)R}{2e^{-2\beta\omega}} [D_4 I_4 + D_2'' I_2 + c_0 I_{-2} - B(D_4 J_4 + D_2'' J_2 + c_0 J_{-2})]$, $B = \frac{I_2 D_2' + I_0}{J_2 D_2' + J_0}$,

$$c_0 = \Gamma, \quad D_4 = 3n\Gamma e^{-2\beta\omega}, \quad D_2' = ne^{-2\beta\omega}, \quad D_2'' = e^{-2\beta\omega} [\Gamma' + 2n\Gamma(1 - \cos\omega - 4\beta\sin\omega)],$$

$$\Gamma = 0,25(\sigma_y^\infty + \sigma_x^\infty), \quad \Gamma' = 0,5(\sigma_y^\infty - \sigma_x^\infty + 2i\tau_{xy}^\infty).$$

Суммарное давление P_c на каждую стойку, запишем в виде

$$P_c = P_0^T + P_0.$$

Для определения компонент напряжений на контуре отверстия, воспользуемся выражениями [1]

$$\sigma_p + \sigma_\theta = 4 \operatorname{Re} \Phi^-(\sigma), \quad \sigma_p + i\tau_{p\theta} = (1 + \chi)\Phi^-(\sigma) - \frac{\sigma^4 m.}{R(\sigma^4 - 3n)} \quad \text{на } \gamma_1''(L_1''),$$

$$\sigma_p + \sigma_\theta = 4 \operatorname{Re} \Phi^-(\sigma), \quad \sigma_p + i\tau_{p\theta} = 0 \quad \text{на } \gamma_1'(L_1'),$$

где

$$\Phi^-(\sigma) = \frac{\sigma^4 m. - n.}{R(1 + \chi)(\sigma^4 - 3n)} + \frac{X^-(\sigma)\sigma^4}{\sigma^4 - 3n} [(D_4^T + D_4)\bar{\sigma}^4 + (D_2^T + D_2)\bar{\sigma}^2 + (c_0^T + c_0)\sigma^2 + c_2^T + c_2],$$

$$X^-(\sigma) = \frac{e^{\beta\omega - i(A + \theta)}}{2R(\theta)} \quad \text{на } \gamma_1'(L_1'), \quad X^-(\sigma) = \frac{ie^{\beta(\omega - \pi) - i(A + \theta)}}{2R(\theta)} \quad \text{на } \gamma_1''(L_1'').$$

ЛИТЕРАТУРА

1. Прусов И.А. Некоторые задачи термоупругости. Мн.: изв-во БГУ, 1972. 200 с.
2. Прусов И.А. К вопросу о давлении на стержни, установленные внутри отверстия равномерно растянутой изотропной пластинки. Исследования горного давления. Гор-гостехиздат. М., 1960.