

Д.В.Нікольський

ЗАСТОСУВАННЯ МЕТОДУ НЕЛІНІЙНИХ ІНТЕГРАЛЬНИХ РІВНЯНЬ ДЛЯ ПОБУДОВИ МАТЕМАТИЧНОЇ МОДЕЛІ КОНТАКТУ ПЛАСТИНИ, ЩО ВІЛЬНО ЛЕЖИТЬ НА ПОВЕРХНІ ПРУЖНОГО НАПІВПРОСТОРУ

Розглянемо математичну модель контакту /без тертя/ для пласти-
тини Кірхгофа, що вільно лежить на поверхні напівпростору. При-
пустимо, що пластина займає обмежену область Ω з межею Γ ,
яка має k кутових точок. Із напівпростором пов'язана система
координат $OXYZ$, причому вісь OZ напрямлена всередину
напівпростору перпендикулярно до його поверхні.

Умови непроникнення тіл одне в одне мають вигляд

$$\begin{aligned} u^*(M) &= w(M), \quad p(M) \geq 0, \quad M \in S, \\ u^*(M) &> w(M), \quad p(M) = 0, \quad M \in (\Omega \setminus S), \end{aligned} \quad /1/$$

де S - область контакту пластины і напівпростору; $w(M)$ - про-
гин пластины; $u^*(M)$, $M(x, y) \in \{R^2 = \{z = 0\}\}$ - пе-
реміщення межі напівпростору на осі OZ у точці M ; $p(M)$, $M \in S$ -
контактний тиск.

Контактна задача як крайова зводиться до визначення у напів-
просторі $z > 0$ гармонійної функції $u(x, y, z)$, функції $w(x, y)$,
яка визначає прогин пластины у точці $M(x, y)$ та області S з
рівнянь

$$\begin{aligned} \Delta^2 w(x, y) &= \lambda_1 (q(x, y) - u'_z(x, y, 0)), \quad M(x, y) \in \Omega, \\ \Delta u(N) &= 0, \quad N(x, y, z) \in \{z > 0\} \end{aligned} \quad /2/$$

та крайових умов

$$\begin{aligned} V_n &= -\frac{1}{\lambda_1} \frac{\partial}{\partial n} \left(\nabla^2 w + (1 - \nu_1) \frac{\partial^2 w}{\partial s^2} \right) \Big|_{\Gamma} = 0, \\ M_n &= -\frac{1}{\lambda_1} \left(\nabla^2 w - (1 - \nu_1) \frac{\partial^2 w}{\partial s^2} \right) \Big|_{\Gamma} = 0, \\ M_{nst} &= \frac{1 - \nu_1}{\lambda_1} \left(\frac{\partial^2 w}{\partial s \partial n} \Big|_{M_i + 0} - \frac{\partial^2 w}{\partial s \partial n} \Big|_{M_i - 0} \right) = 0, \end{aligned} \quad /3/$$

$$\begin{aligned} u(N) &= O(z^{-1}) \quad \text{при } z \rightarrow \infty, \quad z = (x^2 + y^2 + z^2)^{1/2}, \\ 2\pi\lambda_2 u(x, y, 0) &= w(x, y), \quad u'_z(x, y, 0) \geq 0, \quad M(x, y) \in S, \end{aligned}$$

$$2\pi\lambda_2 u(x, y, 0) > w(x, y), \quad u'_z(x, y, 0) = 0, \quad M(x, y) \in (\Omega \setminus S)$$

$$\int_{\Omega} u'_z(x, y, 0) ds = P, \quad \int_{\Omega} x u'_z(x, y, 0) ds = M_y,$$

$$\int_{\Omega} y u'_z(x, y, 0) ds = M_x,$$

$$\lambda_1 > 0, \quad \lambda_2 > 0, \quad \nu_1 > 0, \quad \Gamma^* = \Gamma \setminus \bigcup_{i=1}^k M_i.$$

Постійні величини $\lambda_1, \lambda_2, \nu_1$ відомі та пов'язані з механічними характеристиками матеріалів пластини та напівпростору.

У /2/-/3/ M_n - згинальна сила; V_n - узагальнена перерізувальна сила; M_{nSi} - зміна крутного моменту у кутовій точці M при обраному напрямку обходу контура пластини; n, S - відповідно напрямки нормалі та дотичної до контура Γ ; P - рівнодіюча навантаження густини $q(M)$; M_x, M_y - моменти навантаження P відносно осей OY та OX .

Величини P, M_x, M_y , а також переміщення межі напівпростору u визначаються за формулами:

$$p(M) = u'_z(x, y, 0), \quad M(x, y) \in S,$$

$$P = \int_{\Omega} q(N) dS_N, \quad M_y = \int_{\Omega} x q(N) dS_N,$$

$$M_x = \int_{\Omega} y q(N) dS_N, \quad u^* = \frac{2\pi\lambda_2 u(x, y, 0)}{12(1-\nu_1^2)},$$

$$\lambda_1 = \frac{12(1-\nu_1^2)}{E_1 l^3}, \quad \lambda_2 = \frac{1-\nu_2^2}{\pi E_2},$$

де E_1, E_2, ν_1, ν_2 - модулі Юнга та коефіцієнти Пуассона матеріалів пластини та напівпростору відповідно; l - висота пластини.

Скористаємося інтегральними зображеннями розв'язків рівнянь /2/ у вигляді

$$u(x, y, z) = \frac{1}{2\pi} \int_{\Omega} \frac{p(N) dS_N}{((x-\xi)^2 + (y-\eta)^2 + z^2)^{1/2}},$$

$$w(M) = \lambda_1 \left(\int_{\Omega} \Lambda(M, N) (q(N) - p(N)) dS_N + \right. \quad /4/$$

$$\left. + \int_{\Gamma^*} \left(q^*(M) \Lambda(M, \varepsilon) - m^*(\varepsilon) \frac{\partial \Lambda(M, \varepsilon)}{\partial n} \right) d\varepsilon + \right.$$

$$\left. + \sum_{i=1}^k P_i \Lambda(M, M_i) + h_1 + h_2 x + h_3 y, \right.$$

$$N(\xi, \varepsilon) \in S, \quad \varepsilon \in \Gamma^*.$$

Зображення функції $w(x, y)$ ґрунтується на методі компенсуючих навантажень Толкачова [3]. Воно складається з компенсуючої перерізувальної сили $q^*(\varepsilon)$, моменту $m^*(\varepsilon) = (m_x^*(\varepsilon), m_y^*(\varepsilon))$, а також зусиль P_i , $i = 1, 2, \dots, k$, які зосереджені в кутових точках контура. Вектор $h = (h_1, h_2, h_3)$ визначає коротке переміщення пластини; $\Lambda(M, N) = (8\pi)^{-1} z^2 \ln z$, $z = (x^2 + y^2 + z^2)^{1/2}$ — фундаментальний розв'язок рівняння $\Delta^2 w = 0$; $\partial \Lambda / \partial n$ — нормальна похідна функції $\Lambda(M, N)$.

Зображення функції $w(x, y)$ виконане методом компенсуючих навантажень у зв'язку з тим, що зображення розв'язку задачі згину пластини з вільним краєм методом функцій Гріна невідоме. Зміст методу компенсуючих навантажень полягає в тому, що пластину, яка займає область Ω з контуром Γ , доповнюють до безмежної. До серединної поверхні нескінченної пластини прикладають нормальні погонні зусилля $q^*(\varepsilon)$ вздовж контура Γ , згинальні моменти $m^*(\varepsilon)$ та зусилля P_i , $i = 1, 2, \dots, k$, які зосереджені у кутових точках M контура і компенсують розширення області Ω . Тобто величини q^* , m^* , P_i підбирають таким чином, щоб задовольнити крайові умови (3) [3]. Виникнення зосереджених зусиль у кутових точках M контура Γ при згині пластини впливає з принципу Сен-Венана [2].

При побудові математичної моделі враховують [4], що під час переходу через гладкий контур Γ області Ω узагальнена перерізувальна сила V_n та згинальний момент M_n у [3] змінюється стрибком. Тому умови [3] набувають вигляду

$$V_n^\pm(M) = \pm 0,5 q^*(M) + V_n(M),$$

$$M_n^\pm(M) = \pm 0,5 m^*(M) + M_n(M). \quad /5/$$

Тут знаки "+" і "-" відповідають значенням функцій всередині області Ω та поза нею. Щоб отримати інтегральні рівняння, за допомогою яких визначаються компенсуючі навантаження, виконаний граничний перехід з довільної точки $M(x, y) \in \Omega$ на контур Γ всередини Ω .

Оскільки рівності $M_n^+ = 0$, $V_n^+ = 0$, $M - \varepsilon$, $\varepsilon \in \Gamma$ є умовами вільної межі, то крайові умови [3] набувають вигляду [2]

$$0,5 q^*(M) + V_n(M) = 0,$$

$$0,5 m^*(M) + M_n(M) = 0 \quad /6/$$

разом з умовами у кутових точках:

$$\left. \frac{\partial^2 W}{\partial s \partial n} \right|_{M_i=0} = \left. \frac{\partial^2 W}{\partial s \partial n} \right|_{M_i=0}, \quad i = 1, 2, \dots, k.$$

Підстановкою функцій $u(x, y, z^i)$, $W(x, y)$ у формі /4/ у крайові умови /3/ та рівності /5/ контактна задача зводиться до системи інтегральних включень відносно невідомих функцій $p(M)$, $q^*(\varepsilon)$, $m^*(\varepsilon)$ області S , вектора h і чисел $P_i^* = 1, 2, \dots, k$.

Сформулюємо отриману контактну задачу на основі нелінійних інтегральних рівнянь відносно невідомих $v(M)$, $q^*(\varepsilon)$, $m^*(\varepsilon)$, $h = (h_1, h_2, h_3)$ і чисел P_i^* , $i = 1, 2, \dots, k$, яка має вигляд

$$\mu v^-(M) + \lambda K v^+ - \lambda_1 (T_1 q^* - T_2 m^* + \sum_i \Lambda P_i^*) = g,$$

$$\int_{\Omega} v^+ + \int_{\Gamma^*} q^* + \sum_i P_i^* = P,$$

$$\int_{\Omega} y v^+ + \int_{\Gamma^*} y q^* + \int_{\Gamma^*} m^* + \sum_i y_i P_i^* = M_x, \quad /7/$$

$$\int_{\Omega} x v^+ + \int_{\Gamma^*} x q^* + \int_{\Gamma^*} m^* + \sum_i x_i P_i^* = M_y,$$

$$0,5 q^*(\varepsilon) + V_n(A v^+, q^*(\varepsilon), m^*(\varepsilon), P_i^*, A q) = 0, \quad \varepsilon \in \Gamma,$$

$$0,5 m^*(\varepsilon) + M_n(B v^+, q^*(\varepsilon), m^*(\varepsilon), P_i^*, B q) = 0, \quad \varepsilon \in \Gamma,$$

$$W_n(C v^+, q^*(\varepsilon), m^*(\varepsilon), P_i^*, C q) = 0 \quad \varepsilon \in \Gamma.$$

Тут $v^+(M) = \sup \{0, v(M)\}; \quad v^-(M) = \inf \{0, v(M)\};$

$$K = \lambda^{-1}(\lambda_2 R + \lambda_1 W); \quad g = \lambda_1 W q + h_1 + h_2 x + h_3 y;$$

$$R p = \int_{\Omega} R(M, N) p(N) dS_N, \quad R(M, N) = ((x - \xi)^2 + (y - \eta)^2)^{-1/2}.$$

$$\lambda = \lambda_1 + \lambda_2, \quad \int_{\Omega} (\cdot) dS_N, \quad \int_{\Gamma^*} (\cdot) d\varepsilon, \quad i = 1, 2, \dots, k,$$

$$W p = \int_{\Omega} \Lambda(M, N) p(N) dS_N, \quad \Lambda P_i^* = \Lambda(M, M_i) P_i^*,$$

$$T_1 q^* = \int_{\Gamma^*} \Lambda(M, \varepsilon) q^*(\varepsilon) d\varepsilon, \quad T_2 m^* = \int_{\Gamma^*} \frac{\partial \Lambda}{\partial n} m^*(\varepsilon) d\varepsilon,$$

$$A p = \int_{\Omega} A(N, \varepsilon) p(N) dS_N, \quad B p = \int_{\Omega} B(N, \varepsilon) p(N) dS_N,$$

$$C p = \int_{\Omega} C(N, \varepsilon) dS_N,$$

$\mu > 0$ - довільне число. Ω

Буквами V_n, M_n, W_n позначені оператори, лінійні відносно аргументів, що стоять у дужках, а ядра лінійних операторів A, B, C не наведені через їхню громіздкість.

Еквівалентність рівнянь /7/ інтегральним включенням визначається теоремою.

Теорема. Розв'язки системи граничних інтегральних рівнянь /7/ та інтегральних включень, до яких зводиться задача /1/-/2/, еквівалентні, тобто: якщо (v, q^*, m^*, p_i^*, h) - розв'язок рівняння /7/, то функції q^*, m^* , числа $p_i^*, i=1, 2, \dots, k$, вектор h , функція $p = v^+ i$ область $S = \{M: v(M) \geq 0\}$ є розв'язком системи інтегральних включень; якщо $(p, q^*, m^*, p_i^*, S, h)$ розв'язок системи інтегральних включень, то функції

$$v = \mu^{-1} (q - \lambda K p + \lambda_1 (T_1 q^* - T_2 m^* + \sum_i \lambda p_i^*)) + p$$

q^*, m^* , числа $p_i^*, i=1, 2, \dots, k$ та вектор h є розв'язком рівнянь /7/.

І. Кулак В.М., Толкачев В.М. Изгиб пластин произвольного очертания // Докл. АН СССР. 1976. Т.230. № 1. С.56-59. 2. Работнов Ю.В. Механика деформируемого твердого тела. М., 1979. 3. Толкачев В.М. Метод компенсирующих нагрузок в теории изгиба пластин // Изв. АН СССР. Механика твердого тела. 1986. № 3. С.155-160.

Стаття надійшла до редколегії 10.04.93

УДК 539.3

І.С.Будэ, Я.Г.Савула

ЧИСЕЛЬНЕ РОЗВ'ЯЗУВАННЯ ЗАДАЧ ПРО ВІЛЬНІ КОЛИВАННЯ ТОНКИХ ОБОЛОНОК З УРАХУВАННЯМ ПОЧАТКОВОГО НАВАНТАЖЕННЯ

І. Постановка задачі. Розглядаємо тонку оболонку як тривимірне тіло Z :

$$Z = \{(\alpha_1, \alpha_2, \alpha_3): (\alpha_1, \alpha_2) \in \omega, -h \leq \alpha_3 \leq h\},$$

яке в недеформівному стані належить до криволінійної ортогональної системи координат α_i ($i=1, 2, 3$), де α_3 - лінія, перпендикулярна до середньої поверхні Ω оболонки, що є образом ω .

Нехай напружено-деформівний стан оболонки складається з "головного", що є рівноважним і характеризується малими деформаціями та скінченними переміщеннями, а також з "додавкового", якому

© Будэ І.С., Савула Я.Г., 1993