

## ПЛОСКА ЗАДАЧА ВЗАЄМОДІЇ ПРУЖНОЇ ПОЗДОВЖНЬОЇ ХВИЛІ З ЦИЛІНДРИЧНОЮ ОБОЛОНКОЮ З ОСЬОВИМ РОЗРІЗОМ

Запропоновано методика дослідження напруженого стану тонкостінної кругової циліндричної оболонки з розрізом уздовж твірної і яка знаходиться у пружному просторі. На оболонку набігає поздовжня пружна хвиля. Методика ґрунтується на використанні розкладу Релея за парціальними хвилями. Отримано формули для визначення стрибків переміщень і кута повороту на берегах розрізу оболонки, радіальної компоненти вектора переміщення і нормального зусилля в циліндричній оболонці та напруження і переміщення в пружному середовищі.

Питанню визначення напружено-деформованого стану пружної циліндричної оболонки присвячено чимало публікацій. Ехосигнали від кругової циліндричної оболонки з розрізом уздовж твірної вперше вивчалися Т. Г. Goldsberry [4], частотні характеристики звукових хвиль для аналогічної оболонки в рідині досліджувались О. П. Піддубняком [1]. У цій роботі розглядається стаціонарна плоска задача взаємодії пружної поздовжньої хвилі з тонкою циліндричною круговою оболонкою, що моделюється рівняннями Кірхгофа – Лява.

1. Нехай на тонку пружну безмежно довгу кругову циліндричну оболонку товщини  $h$  і радіусом серединної поверхні  $r_0$  із розрізом уздовж твірної  $\theta = \theta_0$ , яка знаходиться в пружному просторі з іншого матеріалу, набігає плоска поздовжня хвиля з потенціалом переміщень  $\varphi_{\text{inc}}$  (рис. 1)

$$\varphi_{\text{inc}}(r, \theta, \omega) = \varphi_0 e^{i(k_1 r \cos \theta - \omega t)}, \quad 0 \leq \theta \leq 2\pi, \quad (1)$$

де  $k_1 = \omega/c_1$  – хвильове число для поздовжньої хвилі;  $\varphi_0$  – стала нормування;  $r, \theta$  – полярні координати;  $\omega$  – кругова частота;  $c_1$  – швидкість звуку у поздовжній хвилі. Множник  $e^{-i\omega t}$ , який надалі будемо опускати, враховує залежність амплітудних характеристик від часу  $t$ .

Припускаємо, що хвиля через розріз не проникає всередину оболонки, тобто силові фактори на ребрах розрізаної оболонки дорівнюють нулеві.

Коливання пружного тонкостінного циліндра описуються диференціальними рівняннями, одержаними на основі гіпотез Кірхгофа – Лява [2]:

$$N_2 - \frac{1}{r_0} \frac{\partial^2 M_2}{\partial \theta^2} = -h r_0 \rho_2 \frac{\partial^2 u}{\partial t^2} + r_0 q_r, \quad (2)$$

$$\frac{\partial N_2}{\partial \theta} + \frac{1}{r_0} \frac{\partial M_2}{\partial \theta} = h r_0 \rho_2 \frac{\partial^2 v}{\partial t^2} + r_0 q_\theta, \quad (3)$$

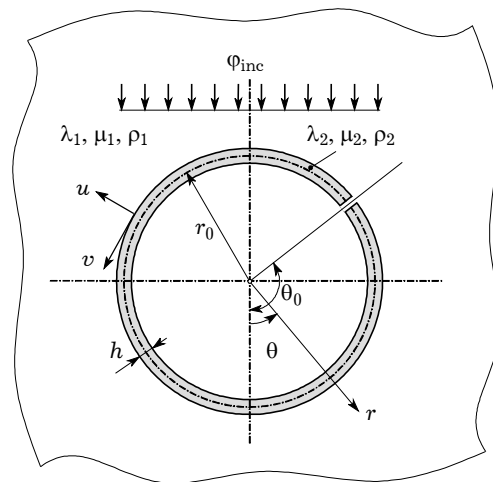


Рис. 1

де  $u, v, w$  ( $w \equiv 0$ ) – радіальна, тангенціальна та осьова компоненти вектора переміщень в оболонці;  $q_r, q_\theta, q_z$  ( $q_z = 0$ ) – компоненти вектора зовнішніх зусиль, причому  $q_\theta = 0$ , коли виконуються умови гладкого контакту оболонки з пружним середовищем;  $N_2, M_2$  – відповідно нормальне зусилля і згинний момент;  $\rho_2$  – густина матеріалу оболонки.

В осесиметричному випадку для компонент тезора деформації, кутів повороту серединної поверхні циліндричної оболонки і силових характеристик маємо такі співвідношення через компоненти вектора переміщення:

– для компонент тезора деформації

$$\varepsilon_1 = 0, \quad \varepsilon_2 = \frac{1}{r_0} \left( \frac{\partial v}{\partial \theta} + u \right), \quad \varepsilon_{12} = 0,$$

$$\alpha_1 = 0, \quad \alpha_2 = -\frac{1}{r_0^2} \left[ \frac{\partial}{\partial \theta} \left( \frac{\partial u}{\partial \theta} \right) - v \right], \quad \alpha_{12} = 0;$$

– для кутів повороту серединної поверхні циліндричної оболонки

$$\vartheta_1 = 0, \quad \vartheta_2 = \frac{1}{r_0} \left( \frac{\partial u}{\partial \theta} - v \right);$$

– для компонент зусиль

$$N_1 = D_1 v \varepsilon_2 = D_1 \frac{v}{r_0} \left( \frac{\partial v}{\partial \theta} + u \right), \quad N_2 = D_1 \varepsilon_2 = D_1 \frac{1}{r_0} \left( \frac{\partial v}{\partial \theta} + u \right);$$

– для компонент моментів

$$M_1 = D_2 v \alpha_2 = -D_2 \frac{v}{r_0^2} \left( \frac{\partial^2 u}{\partial \theta^2} - \frac{\partial v}{\partial \theta} \right) = -D_2 \frac{v}{r_0} \frac{\partial \vartheta_2}{\partial \theta},$$

$$M_2 = D_2 \alpha_2 = -D_2 \frac{1}{r_0^2} \left( \frac{\partial^2 u}{\partial \theta^2} - \frac{\partial v}{\partial \theta} \right) = -D_2 \frac{1}{r_0} \frac{\partial \vartheta_2}{\partial \theta};$$

– для перерізуючих зусиль

$$Q_1 = 0, \quad Q_2 = \frac{1}{r_0} \frac{\partial M_2}{\partial \theta}.$$

$$\text{Тут } D_1 = \frac{4\mu_2(\lambda_2 + \mu_2)h}{(\lambda_2 + 2\mu_2)}, \quad D_2 = \frac{1}{12} \frac{4\mu_2(\lambda_2 + \mu_2)h^3}{(\lambda_2 + 2\mu_2)}.$$

Напружено-деформований стан пружного тіла, яке знаходиться під дією нестационарних навантажень, у випадку осесиметричної деформації, описується за допомогою потенціалів переміщень  $\varphi, \psi$  ( $\chi = 0$ ), які задовольняють хвильові рівняння [3]

$$\left( \nabla^2 - \frac{1}{c_1^2} \frac{\partial^2}{\partial t^2} \right) \varphi = 0, \quad \left( \nabla^2 - \frac{1}{c_2^2} \frac{\partial^2}{\partial t^2} \right) \psi = 0.$$

Тут  $\nabla^2$  – оператор Лапласа;  $c_1 = \sqrt{(\lambda_1 + 2\mu_1)/\rho_1}$ ,  $c_2 = \sqrt{\mu_1/\rho_1}$  – швидкості поширення поздовжніх і поперечних хвиль в пружному середовищі з густиною  $\rho_1$ ;  $\lambda_1, \mu_1$  – пружні параметри Ляме цього матеріалу.

Компоненти вектора переміщення і тензора напружень з потенціалами переміщень пов'язані співвідношеннями

$$u_r = \frac{\partial \varphi}{\partial r} + \frac{1}{r} \frac{\partial \psi}{\partial \theta}, \quad \sigma_r = 2\mu_1 \left[ \left( \frac{\lambda_1}{2\mu_1} \frac{1}{c_1^2} \frac{\partial^2}{\partial t^2} + \frac{\partial^2}{\partial r^2} \right) \varphi + \frac{\partial^2}{\partial r \partial \theta} \left( \frac{\psi}{r} \right) \right],$$

$$\tau_{r\theta} = 2\mu_1 \left[ \frac{\partial^2}{\partial r \partial \theta} \left( \frac{\varphi}{r} \right) + \left( \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2}{\partial \theta^2} - \frac{1}{2c_2^2} \frac{\partial^2}{\partial t^2} \right) \psi \right].$$

Для визначення невідомих коефіцієнтів поставлену задачу необхідно доповнити граничними умовами на поверхні циліндричної оболонки. У випадку гладкого контакту оболонки із зовнішнім середовищем граничні умови матимуть вигляд

$$q_r = (\sigma_r^{\text{inc}} + \sigma_r^{\text{sc}})|_{r=r_0}, \quad \tau_{r\theta}^{\text{inc}} + \tau_{r\theta}^{\text{sc}} = 0, \quad u = u_r^{\text{inc}} + u_r^{\text{sc}} \quad (r = r_0), \quad (4)$$

де

$$u_r^{\text{inc}} = \frac{\partial \Phi_{\text{inc}}}{\partial r}, \quad \sigma_r^{\text{inc}} = 2\mu_1 \left( \frac{\lambda_1}{2\mu_1} \frac{1}{c_1^2} \frac{\partial^2}{\partial t^2} + \frac{\partial^2}{\partial r^2} \right) \Phi_{\text{inc}}, \quad \tau_{r\theta}^{\text{inc}} = 2\mu_1 \frac{\partial^2}{\partial r \partial \theta} \left( \frac{\Phi_{\text{inc}}}{r} \right),$$

індекс «sc» у співвідношеннях (4) вказує на характеристики в розсіяному полі.

Вважаємо також, що всі шукані величини причинні й обмежені в областях, де вони визначаються.

2. Розв'язок рівнянь (2) і (3) будемо шукати у вигляді рядів Фур'є в формі

$$F = \sum_{m=-\infty}^{\infty} F_m e^{-im\theta}, \quad 0 \leq \theta \leq 2\pi, \quad (5)$$

де

$$F_m = \frac{1}{2\pi} \int_0^{\theta_0-0} F e^{im\theta} d\theta + \frac{1}{2\pi} \int_{\theta_0+0}^{2\pi} F e^{im\theta} d\theta.$$

Подіявши оператором  $\frac{1}{2\pi} \left( \int_0^{\theta_0-0} + \int_{\theta_0+0}^{2\pi} \right) e^{im\theta} d\theta$  на рівняння (2) і (3), отри-

маємо

$$\begin{aligned} N_{2m} - \frac{r_0}{2\pi} e^{im\theta_0} \frac{\partial M_{2m}(\theta)}{\partial \theta} \Big|_{\theta_0+0}^{\theta_0-0} + \frac{im}{r_0} \frac{1}{2\pi} e^{im\theta_0} M_{2m}(\theta) \Big|_{\theta_0+0}^{\theta_0-0} + \frac{m^2}{r_0} M_{2m} &= \\ &= \rho_2 \omega^2 r_0 h u_m + r_0 q_{rm}, \\ \frac{1}{2\pi} e^{im\theta_0} N_{2m}(\theta) \Big|_{\theta_0+0}^{\theta_0-0} + \frac{r_0}{2\pi} e^{im\theta_0} M_{2m}(\theta) \Big|_{\theta_0+0}^{\theta_0-0} - im N_{2m} - \frac{im}{r_0} M_{2m} &= \\ &= -\rho_2 \omega^2 r_0 h v_m. \end{aligned} \quad (6)$$

З урахуванням умов на берегах розрізу ( $\theta = \theta_0 - 0$ ,  $\theta = \theta_0 + 0$ ) [2]

$$N_{2m} = Q_{2m} = M_{2m} = 0 \quad (7)$$

рівняння (6) набудуть вигляду

$$\begin{aligned} N_{2m} + \frac{m^2}{r_0} M_{2m} &= \rho_2 \omega^2 r_0 h u_m + r_0 q_{rm}, \\ im N_{2m} + \frac{im}{r_0} M_{2m} &= \rho_2 \omega^2 r_0 h v_m, \quad |m| = 0, 1, \dots, \infty. \end{aligned} \quad (8)$$

Виразимо коефіцієнти  $N_{2m}$  і  $M_{2m}$  через компоненти вектора переміщення  $u_m$  і  $v_m$ :

$$\begin{aligned} N_{2m} &= \frac{D_1}{r_0} [V_m + u_m - im v_m], \\ M_{2m} &= -\frac{D_2}{r_0^2} [T_m - im U_m - m^2 u_m + im v_m]. \end{aligned} \quad (9)$$

Тут введено позначення

$$\{T_m, U_m, V_m\} = \frac{1}{2\pi} e^{im\theta_0} \{r_0[\Theta_2], [u], [v]\},$$

$$[f] = f(\theta_0 - 0) - f(\theta_0 + 0).$$

Підставимо рівності (9) у рівняння (8):

$$\begin{aligned} \frac{D_1}{r_0} [V_m + u_m - imv_m] - \frac{m^2 D_2}{r_0^2} [T_m - imU_m - m^2 u_m + imv_m] = \\ = \rho_2 \omega^2 r_0 h u_m + r_0 q_{rm}, \\ im \frac{D_1}{r_0} [V_m + u_m - imv_m] + \frac{im D_2}{r_0^3} [T_m - imU_m - m^2 u_m + imv_m] = \\ = \rho_2 \omega^2 r_0 h v_m. \end{aligned} \quad (10)$$

Враховуючи позначення

$$\frac{D_2}{r_0^2 D_1} = \frac{h^2}{12r_0^2} = \varepsilon, \quad \frac{\rho_2 \omega^2 r_0^2 h}{D_1} = \frac{\rho_2 (\lambda_2 + 2\mu_2)}{4\mu_2 (\lambda_2 + \mu_2)} c_1^2 x_1^2 = \frac{c_1^2}{c_{10}^2} x_1^2 = x_{10}^2,$$

де  $x_1 = \omega r_0 / c_1$ ,  $c_{10}^2 = 4\mu_2 (\lambda_2 + \mu_2) / \rho_2 (\lambda_2 + 2\mu_2)$ , систему рівнянь (10) запишемо у вигляді

$$\begin{aligned} (1 + \varepsilon m^4 - x_{10}^2) u_m - im(1 + \varepsilon m^2) v_m = \varepsilon m^2 T_m - i\varepsilon m^3 U_m - V_m + \frac{a^2}{D_1} q_{rm}, \\ im(1 + \varepsilon m^2) u_m + (m^2 + \varepsilon m^2 - x_{10}^2) v_m = i\varepsilon m T_m + \varepsilon m^2 U_m - im V_m. \end{aligned}$$

Подамо потенціали переміщень рядами Фур'є

$$\varphi = \varphi_0 \sum_{m=-\infty}^{\infty} \varphi_m H_m^{(1)}(k_1 r) e^{-im\theta}, \quad \psi = i\varphi_0 \sum_{m=-\infty}^{\infty} m \psi_m H_m^{(1)}(k_2 r) e^{-im\theta}.$$

де  $k_2 = \omega / c_2$  – хвильове число для поперечної хвилі.

Для падаючої плоскої хвилі (1) розвинення в ряд Фур'є матиме вигляд

$$\varphi_{\text{inc}}(r, \theta, \omega) = \varphi_0 e^{ik_1 r \cos \theta} = \varphi_0 \sum_{m=-\infty}^{\infty} i^m J_m(k_1 r) e^{-im\theta}. \quad (11)$$

Переміщення  $u_r$  і напруження  $\sigma_r$ ,  $\tau_{r\theta}$  з урахуванням (11) для розсіяної і падаючої хвиль запишемо як

$$\begin{aligned} u_r^{\text{sc}} &= \frac{\varphi_0}{r} \sum_{m=-\infty}^{\infty} [\varphi_m f_{11}(k_1 r) + m \psi_m f_{12}(k_2 r)] e^{-im\theta}, \\ \sigma_r^{\text{sc}} &= 2\mu_1 \frac{\varphi_0}{r^2} \sum_{m=-\infty}^{\infty} [\varphi_m f_{21}(k_1 r) + m \psi_m f_{22}(k_2 r)] e^{-im\theta}, \\ \tau_{r\theta}^{\text{sc}} &= 2\mu_1 \frac{\varphi_0}{r^2} i \sum_{m=-\infty}^{\infty} [\varphi_m f_{31}(k_1 r) + m \psi_m f_{32}(k_2 r)] e^{-im\theta}; \end{aligned} \quad (12)$$

$$\begin{aligned} u_r^{\text{inc}} &= \frac{\varphi_0}{r} \sum_{m=-\infty}^{\infty} i^m \text{Re} f_{11}(k_1 r) e^{-im\theta}, \\ \sigma_r^{\text{inc}} &= 2\mu_1 \frac{\varphi_0}{r^2} \sum_{m=-\infty}^{\infty} i^m \text{Re} f_{21}(k_1 r) e^{-im\theta}, \\ \tau_{r\theta}^{\text{inc}} &= 2\mu_1 \frac{\varphi_0}{r^2} \sum_{m=-\infty}^{\infty} i^{m+1} \text{Re} f_{31}(k_1 r) e^{-im\theta}, \end{aligned} \quad (13)$$

$$\begin{aligned}
\text{де} \quad f_{11}(x) &= xH_m^{(1)}(x), & f_{12}(x) &= mH_m^{(1)}(x), \\
f_{21}(x) &= -\frac{\lambda_1}{2\mu_1}x^2H_m^{(1)}(x) + x^2H_m^{(1)'}(x), \\
f_{22}(x) &= m[xH_m^{(1)}(x) - H_m^{(1)}(x)], & f_{31}(x) &= m[H_m^{(1)}(x) - xH_m^{(1)}(x)], \\
f_{32}(x) &= xH_m^{(1)}(x) - (m^2 - x^2/2)H_m^{(1)}(x).
\end{aligned}$$

Підставляючи розвинення (12) і (13) у граничні умови (4) і враховуючи рівняння (10), задачу зводимо до розв'язання системи лінійних рівнянь четвертого порядку відносно невідомих  $u_m$ ,  $v_m$ ,  $\Phi_m$  і  $\Psi_m$ :

$$\begin{aligned}
a_{11}u_m + a_{12}v_m + a_{13}\Phi_m + a_{14}\Psi_m &= \tilde{a}_{10} + a_{10}, \\
a_{21}u_m + a_{22}v_m &= \tilde{a}_{20}, \\
a_{33}\Phi_m + a_{34}\Psi_m &= a_{30}, \\
a_{41}u_m + a_{43}\Phi_m + a_{44}\Psi_m &= a_{40}.
\end{aligned} \tag{14}$$

$$\begin{aligned}
\text{Тут} \quad a_{11} &= 1 + \varepsilon m^4 - x_{10}^2, & a_{12} &= -a_{21} = -im(1 + \varepsilon m^2), \\
a_{22} &= m^2 + \varepsilon m^2 - x_{10}^2, & a_{13} &= -\Phi_0 x^2 f_{21}(x_1), \\
a_{14} &= -\Phi_0 x^2 m f_{22}(x_2), & a_{10} &= \Phi_0 x^2 i^m \operatorname{Re} f_{21}(x_1), \\
\tilde{a}_{10} &= \varepsilon m^2 T_m - i\varepsilon m^3 U_m - V_m, & \tilde{a}_{20} &= im\varepsilon T_m + \varepsilon m^2 U_m - imV_m, \\
a_{33} &= f_{31}(x_1), & a_{34} &= m f_{32}(x_2), \\
a_{30} &= -i^m \operatorname{Re} f_{31}(x_1), & a_{41} &= -1, \\
a_{43} &= \Phi_0 f_{11}(x_1), & a_{44} &= \Phi_0 m f_{12}(x_2), \\
a_{40} &= -\Phi_0 i^m \operatorname{Re} f_{11}(x_1); & x^2 &= \frac{\mu_1(\lambda_2 + 2\mu_2)}{2\mu_2(\lambda_2 + \mu_2)h}, \quad x_2 = k_2 r_0.
\end{aligned}$$

Розв'язуючи систему рівнянь (14), шукані величини  $u_m$ ,  $v_m$ ,  $\Phi_m$  і  $\Psi_m$  подамо у такому вигляді:

$$u_m = \frac{\Delta_u}{\Delta_0}, \quad v_m = \frac{\Delta_v}{\Delta_0}, \quad \Phi_m = \frac{\Delta_\Phi}{\Delta_0}, \quad \Psi_m = \frac{\Delta_\Psi}{\Delta_0}.$$

$$\begin{aligned}
\text{Тут} \quad \Delta_0 &= \Delta_{12}\Delta_{34} - a_{22}\Delta_{13}, & \Delta_v &= \Delta_{10}\Delta_{34} - a_{21}\Delta_{034} - \tilde{a}_{20}\Delta_{13}, \\
\Delta_u &= \Delta_{20}\Delta_{34} + a_{22}\Delta_{034}, & \Delta_\Phi &= \Delta_{04}\Delta_{12} - a_{34}\Delta_{20} - a_{22}\Delta_{03}, & \Delta_\Psi &= \Delta_{40}\Delta_{12} + a_{33}\Delta_{20} - a_{22}\Delta_{30}, \\
\Delta_{12} &= \begin{vmatrix} a_{11} & a_{12} \\ a_{21} & a_{22} \end{vmatrix}, & \Delta_{13} &= \begin{vmatrix} a_{13} & a_{14} \\ a_{33} & a_{34} \end{vmatrix}, & \Delta_{34} &= \begin{vmatrix} a_{33} & a_{34} \\ a_{43} & a_{44} \end{vmatrix}, \\
\Delta_{20} &= \begin{vmatrix} \tilde{a}_{10} & a_{12} \\ \tilde{a}_{20} & a_{22} \end{vmatrix}, & \Delta_{10} &= \begin{vmatrix} a_{11} & \tilde{a}_{10} \\ a_{21} & \tilde{a}_{20} \end{vmatrix}, & \Delta_{04} &= \begin{vmatrix} a_{30} & a_{34} \\ a_{40} & a_{44} \end{vmatrix}, \\
\Delta_{03} &= \begin{vmatrix} a_{10} & a_{14} \\ a_{30} & a_{34} \end{vmatrix}, & \Delta_{40} &= \begin{vmatrix} a_{33} & a_{30} \\ a_{43} & a_{40} \end{vmatrix}, & \Delta_{30} &= \begin{vmatrix} a_{13} & a_{10} \\ a_{33} & a_{30} \end{vmatrix}, \\
\Delta_{034} &= \begin{vmatrix} a_{10} & a_{13} & a_{14} \\ a_{30} & a_{33} & a_{34} \\ a_{40} & a_{43} & a_{44} \end{vmatrix}.
\end{aligned}$$

Визначимо невідомі величини скачка переміщень на берегах розрізу з використанням умови (8). Для цього знайдемо компоненти зусиль і моментів:

$$\begin{aligned} N_{2m} &= \frac{D_1}{r_0} \{A_{11}^{(m)}T_m + A_{12}^{(m)}V_m - imA_{13}^{(m)}U_m + A_{10}^{(m)}\}, \\ M_{2m} &= -\frac{D_1}{r_0^2} \{A_{21}^{(m)}T_m + A_{22}^{(m)}V_m - imA_{21}^{(m)}U_m + A_{20}^{(m)}\}, \end{aligned} \quad (15)$$

де

$$\begin{aligned} A_{11}^{(m)} &= -\varepsilon m^2 \frac{2x_{10}^2 \Delta_{34} + \Delta_{13}}{\Delta_0}, \\ A_{12}^{(m)} &= \frac{x_{10}^2 (-\varepsilon m^2 - \varepsilon m^4 + x_{10}^2) \Delta_{34} + (-\varepsilon m^2 + x_{10}^2) \Delta_{13}}{\Delta_0}, \\ A_{10}^{(m)} &= \frac{(\varepsilon m^2 - \varepsilon m^4 - x_{10}^2) \Delta_{034}}{\Delta_0}, \\ A_{21}^{(m)} &= -\frac{x_{10}^2 (1 + m^2 - x_{10}^2) \Delta_{34} + (m^2 - x_{10}^2) \Delta_{13}}{\Delta_0}, \\ A_{22}^{(m)} &= -m^2 \frac{2x_{10}^2 \Delta_{34} + \Delta_{13}}{\Delta_0}, \quad A_{20}^{(m)} = m^2 \frac{(1 - m^2 + x_{10}^2) \Delta_{034}}{\Delta_0}. \end{aligned}$$

Підставляючи коефіцієнти (15) у ряди Фур'є (5) і задовольняючи умови (7) на берегах розрізу, для знаходження стрибків переміщень отримуємо систему рівнянь

$$\begin{aligned} T_0 \sum_{m=-\infty}^{\infty} A_{11}^{(m)} + V_0 \sum_{m=-\infty}^{\infty} A_{12}^{(m)} - iU_0 \sum_{m=-\infty}^{\infty} mA_{11}^{(m)} + 2\pi \sum_{m=-\infty}^{\infty} A_{10}^{(m)} e^{-im\theta_0} &= 0, \\ T_0 \sum_{m=-\infty}^{\infty} A_{21}^{(m)} + V_0 \sum_{m=-\infty}^{\infty} A_{22}^{(m)} - iU_0 \sum_{m=-\infty}^{\infty} mA_{21}^{(m)} + 2\pi \sum_{m=-\infty}^{\infty} A_{20}^{(m)} e^{-im\theta_0} &= 0, \\ T_0 \sum_{m=-\infty}^{\infty} mA_{21}^{(m)} + V_0 \sum_{m=-\infty}^{\infty} mA_{22}^{(m)} - iU_0 \sum_{m=-\infty}^{\infty} m^2 A_{21}^{(m)} + 2\pi \sum_{m=-\infty}^{\infty} mA_{10}^{(m)} e^{-im\theta_0} &= 0. \end{aligned}$$

З урахуванням парності коефіцієнтів відносно  $m$ :

$$A_{pq}^{(-m)} = A_{pq}^{(m)}, \quad p = 1, 2, \quad q = 0, 1, 2,$$

вищезаписана система набуде вигляду

$$\begin{aligned} 2T_0 \sum_{m=1}^{\infty} A_{11}^{(m)} + V_0 \sum_{m=0}^{\infty} \varepsilon_m A_{12}^{(m)} + 2\pi \sum_{m=0}^{\infty} \varepsilon_m A_{10}^{(m)} \cos m\theta_0 &= 0, \\ T_0 \sum_{m=0}^{\infty} \varepsilon_m A_{21}^{(m)} + 2V_0 \sum_{m=1}^{\infty} A_{22}^{(m)} + 4\pi \sum_{m=1}^{\infty} A_{20}^{(m)} \cos m\theta_0 &= 0, \\ U_0 \sum_{m=1}^{\infty} m^2 A_{21}^{(m)} - 2\pi \sum_{m=1}^{\infty} mA_{20}^{(m)} \sin m\theta_0 &= 0, \end{aligned} \quad (16)$$

$$\varepsilon_0 = 1, \quad \varepsilon_m = 2, \quad m = 1, \dots, \infty.$$

Розв'язуючи систему рівнянь (16), знайдемо, що

$$T_0 = \frac{B_1 A_{22} - B_2 A_{12}}{A_{11} A_{22} - A_{12} A_{21}}, \quad V_0 = \frac{B_2 A_{11} - B_1 A_{21}}{A_{11} A_{22} - A_{12} A_{21}}, \quad U_0 = \frac{B_3}{A_{33}},$$

де

$$\begin{aligned} A_{11} &= 2 \sum_{m=1}^{\infty} A_{11}^{(m)}, & A_{12} &= \sum_{m=0}^{\infty} \varepsilon_m A_{12}^{(m)}, & B_1 &= -2\pi \sum_{m=0}^{\infty} \varepsilon_m A_{10}^{(m)} \cos m\theta_0, \\ A_{21} &= \sum_{m=0}^{\infty} \varepsilon_m A_{21}^{(m)}, & A_{22} &= 2 \sum_{m=1}^{\infty} A_{22}^{(m)}, & B_2 &= -4\pi \sum_{m=1}^{\infty} A_{20}^{(m)} \cos m\theta_0, \\ A_{33} &= \sum_{m=1}^{\infty} m^2 A_{12}^{(m)}, & B_3 &= 2\pi \sum_{m=1}^{\infty} mA_{10}^{(m)} \sin m\theta_0. \end{aligned}$$

Запропонований алгоритм дає можливість визначити стрибки переміщень і кут повороту на берегах розрізу оболонки, радіальну компоненту вектора переміщення і нормальне зусилля в циліндричній оболонці та напруження і переміщення в пружному середовищі для різних значень кута  $\theta_0$  і пружних характеристик матеріалу.

1. Піддубняк О. П. Частотні характеристики звукових хвиль, розсіяних пружною круговою циліндричною оболонкою з щілиною вздовж розрізу // Доп. НАН України. – 1995. – № 9. – С. 38–40.
2. Подстригач Я. С., Швець Р. Н. Термоупругость оболочек. – Киев: Наук. думка, 1978. – 343 с.
3. Подстригач Я. С., Поддубняк А. П. Рассеяние звуковых пучков на упругих телах сферической и цилиндрической формы. – Киев: Наук. думка, 1986. – 262 с.
4. Goldsberry T. G. Reflection of circumferential waves from a slit in thin-walled cylinder // J. Acoust. Soc. Amer. – 1967. – 42, No. 6. – P. 1298–1305.

#### ПЛОСКАЯ ЗАДАЧА ВЗАИМОДЕЙСТВИЯ УПРУГОЙ ПРОДОЛЬНОЙ ВОЛНЫ С ЦИЛИНДРИЧЕСКОЙ ОБОЛОЧКОЙ С ОСЕВЫМ РАЗРЕЗОМ

Предложена методика исследования напряженного состояния тонкостенной круговой цилиндрической оболочки с разрезом вдоль образующей, находящейся в упругом пространстве. На оболочку набегают продольная упругая волна. Методика базируется на использовании разложения Рэлея по парциальным волнам. Получены формулы для определения скачков смещения и угла поворота на берегах разреза оболочки, радиальной компоненты вектора смещения и нормального усилия в цилиндрической оболочке, напряжения и смещения в упругой среде.

#### PLANE PROBLEM OF INTERACTION BETWEEN ELASTIC LONGITUDINAL WAVE AND CYLINDRICAL SHELL WITH AXIAL CUT

A procedure is proposed to investigate the stress state of a thin-walled circular cylindrical shell with a cut along the generator in an elastic space. The longitudinal elastic wave is incident on the shell. The procedure is based on utilization the Rayleigh expansion by the sub-waves. The formulas are obtained to determine the displacement jumps and angle of rotation on the shell cut edges, a radial component of displacement vector and normal effort in the cylindrical shell, the stresses and strains in elastic medium.

Ін-т прикл. проблем механіки і математики  
ім. Я. С. Підстригача НАН України, Львів

Одержано  
23.11.06