

Л і т е р а т у р а

1. Г. Б е й т м е н, А. Э р д е й н. Высшие трансцендентные функции. М., "Наука", 1966.
2. Г. Н. В а т о с о н. Теория Бесселевых функций. Госиздат, М., 1949.
3. Г. К а р с л о у, Д. Е г е р. Теплопроводность твердых тел. М., "Наука", 1964.
4. М. А. Л а з р е н т ё в, Б. В. Ш а б а т. Методы теории функций комплексного переменного. ГИФМЛ, М., 1958.
5. В. Н о в а ц к и й. Вопросы термоупругости. АН СССР, М., 1962.
6. И. Г. П е т р о в с к и й. Лекции по теории обыкновенных дифференциальных уравнений. М., Гостехиздат, 1952.
7. И. С и е д д о н. Преобразование Фурье. М., ИЛ, 1955.
8. Я. С. У ф л я н д. Интегральные преобразования в задачах теории упругости. "Наука", Ленинград. отд., Л., 1967.
9. Е. Я н к е, Ф. Э д м е, Ф. Л е ш. Специальные функции. М., 1968.
10. F. D u m e k. Osiowo-symetryczne zadanie brzegowe przestrzennej teorii spręzistości i jego zastosowanie do zagadnień mechaniki górotwórczej. Archiwum Górnictwa, t. XIII, N 3, 1968.

---0---

УДК 539.311

Е.І.ЛУНЬ, А.О.СЯСЬКИЙ

ПРО ЕКВІВАЛЕНТНЕ ПІДКРІПЛЕННЯ ОТВОРУ В ПРУЖНІЙ ОБОЛОНЦІ

Питання еквівалентного підкріплення отворів в пластинах і оболонках на основі класичної теорії розглядались в працях [1,4,5,6,7,8]. В роботі [9] при дослідженні питання про усунення концентрації напруження біля отворів в пластинах використовувались рівняння уточненої тео-

рії [10], яка дає можливість задовільнити всі три граничні умови на контурі отворів.

У цій роботі задача про еквівалентне підкріплення отвору в пружній оболонці розглядається на основі рівнянь теорії Тимошенка [11], яка в певній мірі враховує деформації поперечних зсувів і дає можливість задовільнити п'ять граничних умов на контурі отвору.

1. Ключову систему рівнянь для оболонок нульової гаусової кривини, пологих і досить інших оболонок можна взяти у вигляді [2]

$$D\Delta\Delta w + \Delta_\kappa(1-\varepsilon\Delta)\varphi = (1-\varepsilon\Delta)q_n, \quad (1)$$

$$\Delta\Delta\varphi - 2Eh\Delta_\kappa w = 0,$$

$$\Delta\varphi - \frac{2}{(1-\nu)}\varepsilon\varphi = 0,$$

де $w(\alpha, \beta)$ – нормальний прогин оболонки; $\varphi(\alpha, \beta)$ – функція напружень; $\psi(\alpha, \beta)$ – функція, через яку виражаються кути повороту нормалі; $D = \frac{\rho Eh^3}{3(1-\nu^2)}$; $\varepsilon = \frac{h^2}{3K(1-\nu^2)} \frac{E}{G_n}$; $2h$ – товщина оболонки; E , ν – модуль Юнга та коефіцієнт Пуассона в середній та еквідistantних площинах; G_n – модуль зсуву в площині, нормальні до середньої поверхні;

$$\Delta = \frac{1}{hB} \left[\frac{\partial}{\partial\alpha} \left(\frac{B}{A} \frac{\partial}{\partial\alpha} \right) + \frac{\partial}{\partial\beta} \left(\frac{A}{B} \frac{\partial}{\partial\beta} \right) \right];$$

$$\Delta_\kappa = \frac{1}{hB} \left[\frac{\partial}{\partial\alpha} \left(\frac{1}{R_2} \frac{B}{A} \frac{\partial}{\partial\alpha} \right) + \frac{\partial}{\partial\beta} \left(\frac{1}{R_1} \frac{A}{B} \frac{\partial}{\partial\beta} \right) \right].$$

Компоненти пружно-деформованого стану оболонки виражаються через рівняння системи (1) за формулами, наведеними в [11].

Умови еквівалентності [6] записуються у вигляді

$$u(\alpha, \beta) = u_o(\alpha, \beta), \quad v(\alpha, \beta) = v_o(\alpha, \beta), \quad w(\alpha, \beta) = w_o(\alpha, \beta), \quad (2)$$

$$\delta_\alpha(\alpha, \beta) = \delta_\alpha^o(\alpha, \beta), \quad \delta_\beta(\alpha, \beta) = \delta_\beta^o(\alpha, \beta),$$

де величини справа – компоненти переміщення і кути повороту нормалі в

оболонці без отвору, а величини зліва – компоненти переміщення і кути повороту в оболонці з підкріпленим отвором під тим же навантаженням.

Приймаючи, що кільце тонке, умови спаю між оболонкою і еквівалентним кільцем запишемо у вигляді

$$\rho_n(s) = T_n(s), \quad \rho_s(s) = S_{ns}(s), \quad \rho(s) = N_n(s), \quad (3)$$

$$m(s) = M_n(s), \quad h(s) = H_{ns}(s);$$

$$u_i = u_n, \quad u_e = u_s, \quad w_p = w, \quad \gamma_i = \gamma_n, \quad \gamma_e = \gamma_s. \quad (4)$$

Тут $\rho_n(s), \rho(s), \rho_s(s), m(s), h(s)$ – поперечні та поздовжні сили, згинальний та скручувальний моменти, які діють на кільце зі сторони оболонки; u_i , u_e , w_p , γ_i , γ_e – компоненти переміщення, кут кручения та кут згину кільця; T_n , S_{ns} , N_n , M_n , H_{ns} – нормальні, дотична та перерізуюча сили, згинальний та крутний моменти в оболонці на контурі отвору; u_n , u_s , w , γ_n , γ_s – компоненти переміщення (по головній нормалі, дотичній та бінормалі до контура отвору), кути повороту нормалі навколо дотичної \vec{S} та головної нормалі \vec{N} до контура отвору; s – дуга на контурі отвору.

Праві частини умов (3) та (4) можна вважати відомими, якщо відомий розв'язок задачі для оболонки без отвору. Таким чином, задача про еквівалентне підкріплення отвору в оболонці звелась до визначення жорсткостей кільця при відомих деформаціях кільця (4) та навантаженні (3), що діє на нього.

Вважаємо, що в підкріплючому кільці, як і в оболонці, зсуви можуть бути відмінними від нуля, і залежності між внутрішніми зусиллями в кільці і параметрами деформації приймаємо у вигляді

$$L_n = A(s) \delta \omega_n, \quad L_s = B(s) \delta \omega_s, \quad L_s = C(s) \delta \omega_s, \quad (5)$$

$$v_\theta = B^*(s) e_\theta, \quad v_\theta = E_\theta F(s) \varepsilon_\theta.$$

Тут L_n , L_θ , L_s - згинаючі та крутний моменти в кільці; v_θ , v_s - поперечна та поздовжня сили; $A(s)$, $B(s)$, $C(s)$ - шукані жорсткості кільця на згин та кручення; $B^*(s)$ - приведена жорсткість кільця на зсув; $\delta\omega_n$, $\delta\omega_\theta$, $\delta\omega_s$ - приrostи кривин та кручення кільця, e_θ - зсув в спрямлюючій площині кільця; ϵ_o - відносний розтяг осі кільця; E_i - модуль Юнга для матеріалу кільця; $F(s)$ - площа поперечного перерізу кільця.

Величини L_n , L_θ , L_s , v_θ і v_s визначаються при інтегруванні рівнянь статики для частини кільця, що знаходиться під дією заданого навантаження.

Враховуючи співвідношення Клебша [3] та прийняті допущення, зможемо записати такі співвідношення для підкріплючого плоского кільця:

$$\begin{aligned} \delta\omega_n &= \frac{\partial \gamma_e}{\partial s} + q \gamma_e, & \delta\dot{\omega}_\theta &= \frac{\partial \tilde{\gamma}_e}{\partial s}, \\ \delta\omega_s &= \frac{\partial \tilde{\gamma}_e}{\partial s} - q \tilde{\gamma}_e, & e_\theta &= \frac{\partial w_e}{\partial s} + \tilde{\gamma}_e, \end{aligned} \quad (6)$$

$$\epsilon_o = -\frac{\partial u_e}{\partial s} - q u_e,$$

де γ_e - кут згину кільця в площині (\vec{n} , \vec{s});

$q(s)$ - кривина осі кільця в площині (\vec{n} , \vec{s}).

Враховуючи умови спаю (4) та співвідношення (6), одержуємо із (5) такі формули для шуканих жорсткостей кільця:

$$A(s) = \frac{L_n}{\frac{\partial \tilde{\gamma}_e}{\partial s} + q \tilde{\gamma}_n}, \quad B(s) = \frac{L_\theta}{\frac{\partial \tilde{\gamma}_e}{\partial s}}, \quad (7)$$

$$C(s) = \frac{L_s}{\frac{\partial \tilde{\gamma}_e}{\partial s} - q \tilde{\gamma}_s}, \quad B^*(s) = \frac{v_\theta}{\frac{\partial w_e}{\partial s} + \tilde{\gamma}_s},$$

$$E_i F(s) = -\frac{v_s}{\frac{\partial u_e}{\partial s} + q u_n}.$$

В кожному конкретному випадку розв'язки (7) повинні бути досліджені, оскільки жорсткості повинні приймати лише невід'ємні та скінченні значення.

Якщо допустити, що зсув ϵ відсутній, і врахувати, що тоді

$$\delta_s = \frac{\partial w}{\partial s}, \quad \delta_n = -\frac{\partial w}{\partial n}, \quad (8)$$

то формули (7) набувають вигляду

$$A(s) = -\frac{L_n}{\frac{\partial^2 w}{\partial s^2} + q \frac{\partial w}{\partial n}}, \quad B(s) = \frac{L_\epsilon}{\frac{\partial \delta_\epsilon}{\partial s}}, \quad (9)$$

$$C(s) = -\frac{L_s}{\frac{\partial}{\partial s} \left(\frac{\partial w}{\partial n} - q w \right)}, \quad E_F(s) = -\frac{v_s}{\frac{\partial u_s}{\partial s} + q u_n}.$$

Це є розв'язок задачі в рамках класичної теорії.

2. Для прикладу розглядається задача про підбір еквівалентного кільця, що підкріплює круговий отвір в циліндричній оболонці, яка перебуває під дією рівномірного внутрішнього тиску.

Основний напруженій стан в суцільній оболонці задається зусиллями

$$T_f = h(\rho+q) + h(\rho-q) \cos 2\lambda; \\ T_\lambda = h(\rho+q) - h(\rho-q) \cos 2\lambda; \quad (10)$$

$$S_{f\lambda} = -h(\rho-q) \sin 2\lambda.$$

Середня поверхня оболонки віднесена до полярної напівгеодезичної системи координат (ρ, λ) , з початком в центрі отвору.

В даному випадку формули (7) набувають вигляду

$$A(\rho, \lambda) = \frac{L_\epsilon}{\frac{1}{\rho} \left(\frac{\partial \delta_\lambda}{\partial \lambda} + f_f \right)}, \quad C(f, \lambda) = \frac{L_\lambda}{\frac{1}{\rho} \left(\frac{\partial \delta_\rho}{\partial \lambda} - f_\lambda \right)}, \quad (11)$$

$$B(f, \lambda) = \frac{L_\rho}{\frac{1}{\rho^2} \frac{\partial}{\partial \lambda} \left(u_\lambda - \frac{\partial w}{\partial \lambda} \right)}, \quad B'(f, \lambda) = \frac{L_\lambda}{\frac{1}{\rho} \frac{\partial w}{\partial \lambda} + f_\lambda},$$

$$E_F(f, \lambda) = -\frac{v_\lambda}{\frac{1}{\rho} (u_\rho + \frac{\partial w}{\partial \lambda})}.$$

Щоб знайти величини L_f , L_λ , L_e , U_λ , U_e , потрібно розв'язати систему диференціальних рівнянь згину кільця [3], що перебуває під навантаженням (10). Розв'язавши цю систему, одержимо, що

$$U_\lambda = f h \left[(\rho + q) - (\rho - q) \cos 2\lambda \right], \quad L_e = \frac{f}{2} \rho^2 h (\rho - q) \cos 2\lambda, \quad (12)$$

$$L_\rho = L_\lambda = U_e = 0.$$

Згідно з розв'язком задачі про напруженно-деформований стан в циліндричній оболонці при дії внутрішнього тиску з використанням системи (1) маємо

$$\delta_\rho = \delta_\lambda = 0, \quad w = w_0 = \text{const},$$

$$\frac{1}{\rho} \left(u_\rho + \frac{\partial u_\theta}{\partial \lambda} \right) = \frac{1}{2Eh} \left[(1-\nu)(\rho+q)h - (1+\nu)(\rho-q)h \cos 2\lambda \right], \quad (13)$$

$$\frac{1}{\rho} \frac{\partial}{\partial \lambda} \left(u_\lambda - \frac{\partial u_\theta}{\partial \rho} \right) = \frac{1}{2Eh} \left[2(1+\nu)(\rho-q)h \cos 2\lambda \right].$$

Підставляючи (12) і (13) в (11), одержуємо

$$E_F(\rho, \lambda) = 2E\rho h \frac{(\rho+q) - (\rho+q)\cos 2\lambda}{(1-\nu)(\rho+q) - (1+\nu)(\rho-q)\cos 2\lambda}, \quad (14)$$

$$B(f, \lambda) = \frac{E\rho^3 h}{2(1+\nu)};$$

$A(\rho, \lambda)$, $C(f, \lambda)$, $B^*(\rho, \lambda)$ – довільні.

Враховуючи, що

$$F(\rho, \lambda) = 2Eh, \quad L(\rho, \lambda) = \frac{2}{3} E_F \rho^3 h, \quad \rho = 0,5q, \quad (15)$$

одержимо аналітичні вирази для геометричних характеристик кільця товщини $h_1(\lambda)$ і ширини $b(\lambda)$.

$$\begin{aligned} \frac{b(\lambda)}{\rho} &= \frac{\sqrt{3}}{2\sqrt{1+\nu}} \sqrt{\frac{3(1-\nu) + (1+\nu)\cos 2\lambda}{3 + \cos 2\lambda}}, \\ \frac{h_1(\lambda)}{h} &= \frac{2\sqrt{1+\nu}}{\sqrt{3}} \frac{E}{E_F} \sqrt{\left(\frac{3 + \cos 2\lambda}{3(1-\nu) + (1+\nu)\cos 2\lambda} \right)^3}. \end{aligned} \quad (16)$$

В таблиці наведені величини вказаних характеристик кільця в залежності від величини кута λ при $\nu = 0,3$; $\frac{E}{E_1} = 0,5$.

λ	0°	15°	30°	45°	60°	75°	90°
$\frac{\delta(\lambda)}{p}$	0,701	0,692	0,669	0,638	0,578	0,524	0,479
$\frac{2h_1(\lambda)}{h}$	1,69	1,74	1,89	2,26	2,99	4,02	4,90

Література

1. А. Н. Кваша. Вопросы снижения концентрации напряжений в ослабленных пластинках и оболочках. Автореферат канд. диссертации. Институт механики АН УССР, К., 1960.
2. Е. И. Лунь. Спрощення основних рівнянь теорії оболонок типу Тимошенка, Вісник ЛДУ, серія мех.-мат., вип. 3, 1967.
3. А. И. Лурье. О малых деформациях криволинейных стержней, Труды Ленинградского политехнического института № 3, 1941.
4. В. І. Моссаковський, А. Н. Кваша. Конструкція та розрахунок луків, які не викликають концентрації напружень в сферичних оболонках, "Прикладна механіка", т. 5, вип. 4, 1959.
5. Г. Н. Савиц, Н. П. Флейман. Пластиинки и оболочки с ребрами жесткости. "Наукова думка", К., 1964.
6. Н. П. Флейман. Об эквивалентном подкреплении отверстий в пластинах. Доповіді та повідомлення ЛДУ, вип. 4, ч. II, 1953.
7. Н. П. Флейман. Про підкріплення краю криволінійних отворів тонких плит. ДАН УРСР, № 4, 1954.
8. Н. П. Флейман. Некоторые обратные задачи для плит с отверстиями, края которых подкреплены тонкими ребрами. Изв. вузов, "Машиностроение", № 7, 1961.
9. Н. П. Флейман, Б. Л. Пелех. К вопросу о полном устранении концентрации напряжений около отверстий в плитах. Сборник концентрации напряжений, вып. I, К., 1965.
10. М. П. Шереметьев, Б. Л. Пелех. К построению уточненной теории пластин. Инженерный журнал, № 3, 1964.
11. М. П. Шереметьев, Е. И. Лунь. Уточнение линейной моментной теории тонких оболочек. Труды ІУ Всесоюзной конференции по теории оболочек и пластин, Ереван, 1962.