

З врахуванням останнього результату й після простих перетворень, формула для тиску під штампом набере остаточного вигляду

$$\sigma_y(x) = \frac{2}{\pi} (\kappa_0 T_0 - \sigma_s) \operatorname{arctg} \frac{2\kappa_0 T_0 \ell - P}{2(\kappa_0 T_0 - \sigma_s) \sqrt{a^2 - x^2}} - \kappa_0 T_0 \quad (12)$$

$$x \in (-a, a)$$

$$\sigma_y(x) = -\sigma_s, \quad x \in (-\ell, -a; a, \ell).$$

З першої формули (12) можна одержати всі відомі частинні випадки.

Л і т е р а т у р а

1. Г а л и н Л. Х., Ч е р е п а н о в Г. П. Контактная упруго-пластическая задача для пластин. ДАН СССР, т. 177, 1967, № 1.
2. Г а л и н Л. А. Контактные задачи теории упругости. М., Гостехиздат, 1953.
3. М у с х е л и ш в и л и Н. И. Некоторые основные задачи математической теории упругости. М., "Наука", 1966.

УДК 539.311

Р.І.МОКРИК, Д.В.ГРИДІЦЬКИЙ

КОНТАКТНІ НАПРУЖЕННЯ В ЗАДАЧІ ПРО ТИСК ШТАМПА НА ПРУЖНИЙ ТРАНСВЕРСАЛЬНО-ІЗОТРОПНИЙ ШАР

Тепер розглянуто багато контактних задач теорії пружності про тиск штампа на ізотропний шар великої товщини. Аналогічні задачі для анізотропних матеріалів, зокрема трансверсально ізотропних, розв'язувалися лише в осесиметричному випадку [4], [5], [7], [8].

Ми досліджуємо загальний випадок контактної задачі про тиск гладкого жорсткого штампа на пружний трансверсально ізотропний шар великої і сталої товщини. При цьому розглядаються два випадки: 1) шар лежить на гладкій неподатливій основі; 2) шар спаяний з неподатливою основою.

Під час розв'язання задачі скористуємося методом послідовних наближень, який застосували В.М.Александров і М.І.Ворожич [2] в аналогічній

задані для ізотропного матеріалу. Зауважимо, що вперше задача про тиск штампна на ізотропний шар скінченної товщини розв'язана Й.І.Воровичем і В.А.Устиновим [3].

1. Введемо ортогональну систему координат так, щоб площина x_1, x_2 збігалася з нижньою площиною шару, а вісь x_3 спрямуємо вертикально вгору.

Нехай $\mathcal{K}$ - область контакту штампна з шаром товщини h ; $q(x_1, x_2)$ - функція розподілу шукаемого контактного тиску під штампом; $\delta(x_1, x_2)$ - зміщення штампна. Вважаємо, що сили тертя між штампом і шаром відсутні. Тоді визначення тиску під штампом зводиться до знаходження функції $q(x_1, x_2)$ з інтегрального рівняння

$$\iint_{\mathcal{K}} q(\xi_1, \xi_2) K_j\left(\frac{\rho}{h}\right) d\xi_1 d\xi_2 = 2\pi \Delta_0 h \delta(x_1, x_2); \quad (1.1)$$

$$K_j(\tau) = \int_0^{\infty} L_j(u) J_0(u\tau) du; \quad \rho = \sqrt{(x_1 - \xi_1)^2 + (x_2 - \xi_2)^2}; \quad (1.2)$$

$$x_1, x_2 \in \mathcal{K}; \quad j=1, 2; \quad \Delta_0 = \frac{A_{11} A_{33} - A_{13}^2}{\sqrt{A_{11} A_{33}}},$$

де $J_0(z)$ - функція Бесселя нульового порядку;

$$L_1(u) = \frac{t_1 t_2 [cht_1 u - cht_2 u]}{t_1 sh t_2 u + t_2 sh t_1 u};$$

$$L_2(u) = t_1 t_2 \frac{\lambda_1 t_2 sh t_1 u - \lambda_2 t_1 sh t_2 u}{\lambda_1 t_2^2 cht_1 u + \lambda_2 t_1^2 cht_2 u - 4N};$$

$$\lambda_1 = A_{11} + t A_{44}; \quad \lambda_2 = A_{11} - t A_{44}; \quad N = \frac{A_{11}}{A_{33}} (A_{13} + A_{44});$$

$$t_1 = \sqrt{\frac{A_{11} A_{33} - A_{13} (A_{13} + 2 A_{44})}{A_{33} A_{44}} + 2t}; \quad t_2 = \sqrt{\frac{A_{11} A_{13} - A_{13} (A_{13} + 2 A_{44})}{A_{33} A_{44}}} - 2t; \quad t = \sqrt{\frac{A_{11}}{A_{33}}}$$

A_{ik} - модулі пружності для трансверсально ізотропного матеріалу.

Значення індекса $j = 1$ відповідає випадку, коли шар лежить на гладкій жорсткій основі, а $j = 2$ - шар нерухомо зчеплений з нею.

2. Якщо d - половина максимальної віддалі між двома точками, що належить Ω , то значення параметра $\lambda = \frac{h}{d} > 1$ характеризуватимуть шар відносно великої товщини.

Зобразимо ядро (1.2) інтегрального рівняння (1.1) у вигляді

$$K_j(\tau) = \frac{P_j}{\tau} - F_j(\tau), \quad (2.1)$$

де

$$F_j(\tau) = \int_0^\infty [P_j - L_j(u)] J_0(u\tau) du; \quad (2.2)$$

$$P_j = \lim_{u \rightarrow \infty} L_j(u).$$

Можна показати, що $F_j(\tau)$ розкладається в ряд

$$F_j(\tau) = \sum_{k=0}^{\infty} f_{jk} \tau^{2k}, \quad (2.3)$$

де

$$f_{jk} = \frac{(-1)^k}{2^{2k} (k!)^2} \int_0^\infty [P_j - L_j(u)] u^{2k} du; \quad (2.4)$$

причому ряд (2.3) рівномірно збігається при $\lambda > \frac{t_1 - t_2}{2}$.

Використовуючи (2.1)-(2.3), рівняння (1.1) зводиться до вигляду

$$P_j \iint_{\Omega} q(\xi_1, \xi_2) \frac{d\xi_1 d\xi_2}{\rho} = 2\pi \Delta_0 \delta(x_1, x_2) + \sum_{k=0}^{\infty} \frac{f_{jk}}{h^{2k+1}} \iint_{\Omega} q(\xi_1, \xi_2) \rho^{2k} d\xi_1 d\xi_2. \quad (2.5)$$

Будемо шукати розв'язок рівняння (2.5) у вигляді ряду по степенях $\frac{1}{h}$

$$q(\xi_1, \xi_2) = \sum_{m=0}^{\infty} q_m(\xi_1, \xi_2) h^{-m}. \quad (2.6)$$

Підставляючи (2.6) в (2.5) і прирівнюючи вирази при однакових степенях h , одержимо безмежну систему інтегральних рівнянь:

$$\rho_j \iint_{\Omega} q_0(\xi_1, \xi_2) \frac{d\xi_1 d\xi_2}{\rho} = 2\pi \Delta_0 \delta(x_1, x_2); \quad (2.7)$$

$$\rho_j \iint_{\Omega} q_1(\xi_1, \xi_2) \frac{d\xi_1 d\xi_2}{\rho} = f_{j0} \iint_{\Omega} q_0(\xi_1, \xi_2) d\xi_1 d\xi_2; \quad (2.8)$$

$$\rho_j \iint_{\Omega} q_2(\xi_1, \xi_2) \frac{d\xi_1 d\xi_2}{\rho} = f_{j0} \iint_{\Omega} q_1(\xi_1, \xi_2) d\xi_1 d\xi_2; \quad (2.9)$$

$$\rho_j \iint_{\Omega} q_3(\xi_1, \xi_2) \frac{d\xi_1 d\xi_2}{\rho} = \iint_{\Omega} [f_{j0} q_2(\xi_1, \xi_2) + f_{j1} q_0(\xi_1, \xi_2) \rho^2] d\xi_1 d\xi_2; \quad (2.10)$$

$$\rho_j \iint_{\Omega} q_4(\xi_1, \xi_2) \frac{d\xi_1 d\xi_2}{\rho} = \iint_{\Omega} [f_{j0} q_3(\xi_1, \xi_2) + f_{j1} q_1(\xi_1, \xi_2) \rho^2] d\xi_1 d\xi_2; \quad (2.11)$$

.....

Співвідношення (2.7) є інтегральним рівнянням задачі про тиск штапа на трансверсально ізотропний півпростір. Вважаємо, що розв'язок його відомий

$$q_0(x_1, x_2) = \phi(\delta). \quad (2.12)$$

На основі властивостей однорідності й адитивності оператора Φ розв'язок (2.6) можна записати

$$\frac{1}{\Delta_0} q(x_1, x_2) = \Phi(\tilde{\delta}) + \frac{\Phi(1)}{2\pi \rho_j \lambda} \left\langle f_{j0} \tilde{f}_{00}(\tilde{\delta}) \left[1 + \frac{f_{j0} \tilde{f}_{00}(1)}{2\pi \rho \lambda} + \right. \right.$$

$$\begin{aligned}
& + \left(\frac{f_{10} F_{00}(1)}{2\pi p_j \lambda} \right)^2 + \left(\frac{f_{10} F_{00}(1)}{2\pi p_j \lambda} \right)^3 + \frac{f_{11}}{\lambda^2} \left\{ \left[F_{20}(\tilde{\delta}) + F_{02}(\tilde{\delta}) \right] \left[1 + \frac{f_{10} F_{00}(1)}{2\pi p_j \lambda} \right] + \right. \\
& + \frac{f_{10} F_{00}(\tilde{\delta})}{2\pi p_j \lambda} \left[F_{20}(1) + F_{02}(1) \right] \left. \right\} + \frac{f_{10} f_{11}}{2\pi p_j \lambda^3} \left[F_{00}(\tilde{\delta}) F_{00}(x_1^2 + x_2^2) - 2F_{10}(\tilde{\delta}) F_{00}(x_1) - \right. \\
& - 2F_{01}(\tilde{\delta}) F_{00}(x_2) \left. \right] \left. \right\} - \frac{2f_{11}}{2\pi p_j \lambda^3} \left\{ F_{10}(\tilde{\delta}) \Phi(x_1) + F_{01}(\tilde{\delta}) \Phi(x_2) + \right. \quad /2.13/ \\
& + \frac{f_{10} F_{00}(\tilde{\delta})}{2\pi p_j \lambda} \left[F_{10}(\tilde{\delta}) \Phi(x_1) + F_{01}(1) \Phi(x_2) \right] \left. \right\} + \frac{f_{11} F_{00}(\tilde{\delta}) \Phi(x_1^2 + x_2^2)}{2\pi p_j \lambda^3} \times \\
& \times \left[1 + \frac{f_{10} F_{00}(1)}{2\pi p_j \lambda} \right] + O\left(\frac{1}{\lambda^5}\right)
\end{aligned}$$

$$\tilde{\delta} = \frac{\delta}{d}, \quad F_{ik}(\tilde{\delta}) = \iint_{\Omega} \Phi(\tilde{\delta}) \xi_1^i \xi_2^k d\xi_1 d\xi_2. \quad /2.14/$$

У формулах (2.13) і (2.14) x_1, x_2, ξ_1, ξ_2 вважаємо безрозмірними величинами, тобто ті ж самі величини віднесені до характеристики d .

3. У випадку, коли x_1 і x_2 взаємно перпендикулярні осі симетрії області Ω , $\delta(x_1, x_2)$ буде функцією парних по змінних x_1, x_2 і формула (2.13) набирає вигляду

$$\begin{aligned}
q(x_1, x_2) = \Delta_0 \tilde{\delta}(x_1, x_2) \Phi(1) & \left\{ 1 + \frac{f_{10} F_{00}(1)}{2\pi p_j \lambda} + \left(\frac{f_{10} F_{00}(1)}{2\pi p_j \lambda} \right)^2 + \right. \\
& + \left(\frac{f_{10} F_{00}(1)}{2\pi p_j \lambda} \right)^3 + \left(\frac{f_{10} F_{00}(1)}{2\pi p_j \lambda} \right)^4 + \frac{f_{11}}{2\pi p_j \lambda^3} \left[F_{20}(1) + F_{02}(1) \right] \times
\end{aligned}$$

$$\times \left[1 + \frac{f_{10} F_{00}(1)}{2\pi p_j \lambda} \right] + \frac{f_{10} f_{11}}{(2\pi p_j)^2 \lambda^2} \left[F_{00}(1) F_{00}(x_1^2 + x_2^2) \right] + \\ + \frac{f_{11} F_{00}(1) \psi(x_1^2 + x_2^2)}{2\pi p_j \lambda^3} \left[1 + \frac{f_{10} F_{00}(1)}{2\pi p_j \lambda} \right] + O\left(\frac{1}{\lambda^5}\right).$$

Розглянемо тепер як приклад задачу про тиск плоского еліптичного з плані штамп на трансверсально ізотропний шар. Отже, нехай R - еліпс з ексцентриситетом e і півосями a, b . Для знаходження операторів Φ та F_{LK} скористаємося розв'язком задачі про тиск плоского еліптичного з плані штамп на ізотропний півпростір, наведений у [1, 6]. Тоді формула для тиску під штампом набере вигляду

$$q(x_1, x_2) = \Delta_0 \frac{\delta}{K(e)\sqrt{1-e^2}} \left[1 + x_1^2 - \frac{x_2^2}{1-e^2} \right]^{-\frac{1}{2}} \left\{ 1 + \frac{f_{10}}{K(e)p_j \lambda} + \right. \\ + \left(\frac{f_{10}}{K(e)p_j \lambda} \right)^2 + \left(\frac{f_{10}}{K(e)p_j \lambda} \right)^3 + \left(\frac{f_{10}}{K(e)p_j \lambda} \right)^4 + \\ \left. + \frac{2}{3} \frac{f_{11}}{\lambda(1-e^2)p_j \lambda^3} \left[(\lambda_{20} x_1^2 + \lambda_{02} \frac{x_2^2}{1-e^2}) - \frac{1}{2} \left(\frac{S_{01}}{S_{00}} (1-e^2) \lambda_{20} + \frac{S_{10}}{S_{00}} \lambda_{02} \right) \right] \right\} + O\left(\frac{1}{\lambda^5}\right),$$

де

$$S_{01} = \frac{E(e) - (1-e^2)K(e)}{e^2(1-e^2)}; \quad S_{10} = \frac{K(e) - E(e)}{e^2};$$

$$S_{02} = \frac{2(2e^2-1)E(e) + (1-e^2)(2-3e^2)K(e)}{3e^4(1-e^2)^2};$$

$$S_{20} = \frac{-2(1+e^2)E(e) + (2+e^2)K(e)}{3e^4};$$

$$\lambda_{02} = S_{20} + 2S_{02}(1-e^2) + S_{11}(2e^2-3);$$

$$\lambda_{20} = 2S_{20} + S_{02}(1-e^2) + S_{11}(e^2-3);$$

$$S_{11} = \frac{(2-e^2)E(e) - 2(1-e^2)K(e)}{3e^4(1-e^2)};$$

$$\chi = S_{20}S_{02} - S_{11}^2.$$

$K(e)$, $E(e)$ - повні еліптичні інтеграли першого і другого роду. На рисунку зображені результати розрахунків тиску під плоским еліптичним в

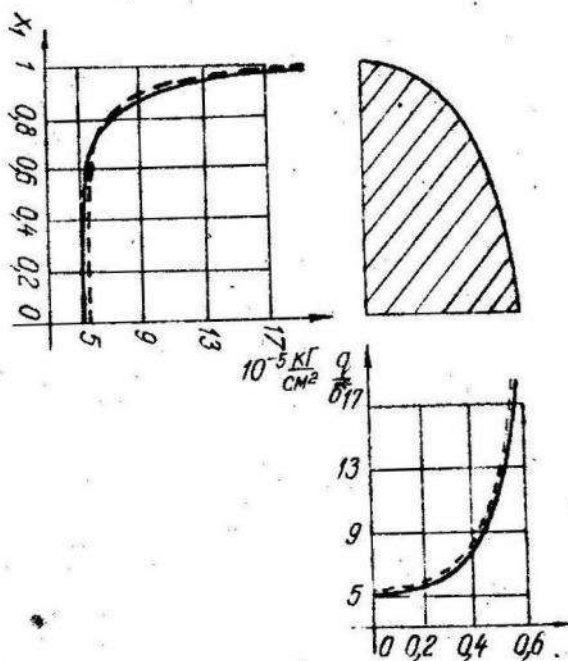
плані штампом проведені за формулою (3.2) при значенні $e = 0,8$,

$\lambda = 2$ і пружних сталих підмовика

$$A_{11} = 6,07 \cdot 10^5 \text{ кг/см}^2;$$

$$A_{13} = 1,59 \cdot 10^5 \text{ кг/см}^2;$$

$$A_{33} = 4,015 \cdot 10^5 \text{ кг/см}^2;$$

$$A_{44} = 1,55 \cdot 10^5 \text{ кг/см}^2.$$


Суцільна лінія відповідає розподілу тиску під штампом, коли шар лежить на жорсткій основі без тертя. Пунктирна лінія відповідає випадку, коли шар нерухомо зчеплений з основою.

Л і т е р а т у р а

1. Александров В.М. Авторефераты научно-исследовательских работ за 1959 год. Изд-во Ростовского ун-та, 1960.
2. Александров В.М., Воронич И.И. О действии штампа на упругий слой конечной толщины. ПММ, т. 24, вып. 2, 1960.
3. Воронич И.И., Устинов Ю.А. О давлении штампа на слой конечной толщины. ПММ, т. 23, вып. 3, 1959.

4. Г р и л і ц ь к и й Д.В., К і з и м а Я.М. Тиск штампна на трансверсально ізотропний шар. ДАН УРСР, 1962, № 4.

5. Г р и л і ц к и й Д.В., К и з и м а Я.М. Осесимметричная контактная задача для трансверсально изотропного слоя, покоящегося на жестком основании. Известия АН СССР, механика и машиностроение, 1962, № 8.

6. Д о в н о р о в и ч В.И. Пространственные контактные задачи теории упругости. Изд-во Белорусского ун-та, Минск, 1959.

7. К и з и м а Я.М. Напряженно-деформированное состояние трансверсально изотропного слоя, подверженного осесимметричному давлению сцепленного штампа. Известия АН СССР, механика, 1965, № 6.

8. E n g l a n d A. A punch problem for a transversely isotropic layer. Proc. Cambridge Philos. Soc. 1962, vol., 58, N 3.

УДК 539.377

Т.Л.МАРТИНОВИЧ, І.О.ПІЩЕНКО, МАХМУД АЛЛАМ

ТЕМПЕРАТУРНІ НАПРУЖЕННЯ БІЛЯ КРИВОЛІНІЙНИХ ОТВОРІВ,
ВИКЛИКАНІ ОДНОРІДНИМ ТЕПЛОВИМ ПОТОКОМ НА НЕСКІНЧЕННОСТІ

Розглянемо плоску задачу термопружності для нескінченної області з криволінійним отвором, обмеженим контуром L . У випадку узагальненого плоского напруженого стану вважається, що бічні поверхні пластинки теплоізововані. Теплообмін із зовнішнім середовищем вздовж контура L відбувається за законом Ньютона, а на нескінченності заданий однорідний тепловий потік інтенсивності q , направлений під кутом α до осі Ox . Зовнішнє силове поле відсутнє.

Випадок теплоізовованого контура L розглядається в роботі [1].

Як відомо [1,3,4,5], проблема зводиться до розв'язування такої крайової задачі термопружності:

$$\Delta T = 0; \quad (1)$$

$$\lambda_t \frac{\partial T}{\partial n} + \alpha_n (T - T_c) = 0 \quad \text{на} \quad L; \quad (2)$$