

КУСОЧНО-ОДНОРОДНАЯ ПЛАСТИНА С ПРОИЗВОЛЬНО  
ОРИЕНТИРОВАННЫМИ СТРИНГЕРАМИ

Агаян К. Л., Григорян Э. Х.

Աղայան Կ. Լ. Գրիգորյան Է. Խ.

Կտրոր առ կտրոր համասեռ սալը կամայական ուղղվածության վերադիրներով:

Փակկտրիկացիայի եւ օրթոգոնալ բազմանդամների մերթրթվ լուծված է երկու կամայական ուղղվածության վերջավոր վերադիրներից կտրոր առ կտրոր համասեռ անվերջ սալին ուժի փոխանցման կոնֆակտային խնդիրը:

Agayan K. L. Grigorian E. Ch.

Stepwise-homogeneous Plate with Arbitrary Oriented Stringers.

Методом факторизации и ортогональных многочленов решена контактная задача о передаче нагрузки от двух произвольно ориентированных конечных стрингеров к кусочно-однородной бесконечной пластине.

В работе рассматривается контактная задача о передаче нагрузки от двух произвольно ориентированных стрингеров к упругой кусочно-однородной бесконечной пластине. Наиболее полная библиография контактных задач о передаче нагрузки от упругих стрингеров к массивным телам можно найти в работах [1-4]. Контактные задачи, примыкающие к исследуемой здесь задаче, рассмотрены в работах [5-10].

Рассмотрим кусочно-однородную бесконечную пластину, приведенную к декартовой системе координат  $Oxy$ , состоящую из двух упругих полубесконечных пластин с упругими характеристиками  $\mu_1, \nu_1 (y > 0)$  и  $\mu_2, \nu_2 (y < 0)$ . Пластина усилена двумя упругими конечными стрингерами, расположенными на различных полуплоскостях и наклонены под углами  $\varphi_1$  и  $\varphi_2$  к линии разнородности ( $y = 0$ ). Конец первого стрингера выходит на линию разнородности. По одним концам стрингера загружены сосредоточенными растягивающими силами  $P_1$  и  $P_2$  (рис. 1). Относительно стрингеров принимается модель одноосного напряженного состояния в сочетании с моделью контакта по линии [1]. Неизвестными считаются контактные касательные напряжения  $\tau_1(r)$  и  $\tau_2(r)$ , возникающие в зоне контакта стрингеров с пластиной, удовлетворяющие следующим условиям равновесия:

$$\int_0^a \tau_1(r) dr = P_1, \quad \int_{-c}^{-b} \tau_2(r) dr = P_2 \quad (1)$$

где  $a_1 = a \cos \varphi_1$ ,  $b_1 = b \cos \varphi_2$ ,  $c_1 = c \cos \varphi_2$ .

Для осевых деформаций по линиям расположения стрингеров имеем:

$$l_1 h \frac{du_r^{(1)}}{dr} = \frac{1}{\pi} \int_0^a K_{11}(r, t) \tau_1(t) dt + \frac{1}{\pi} \int_{-c}^{-b} K_{12}(r, t) \tau_2(t) dt \quad (0 < r < \infty) \quad (2)$$

$$l_2 h \frac{du_r^{(2)}}{dr} = \frac{1}{\pi} \int_0^a K_{21}(r, t) \tau_1(t) dt + \frac{1}{\pi} \int_{-c}^{-b} K_{22}(r, t) \tau_2(t) dt \quad (-\infty < r < 0) \quad (3)$$

где  $h$  — толщина пластины,  $l_i = 8\mu_i / (3 - \nu_i)$  ( $i = 1, 2$ )

$$\begin{aligned} K_{11}(r, t) &\equiv K_{11}(r, t, \varphi_1, A_j) = \\ &= \frac{1}{t-r} + A_1 \frac{r-t \cos 2\varphi_1}{\Delta(r, t, 2\varphi_1)} - A_2 \sin^2 2\varphi_1 \frac{t(r^2 - t^2)}{\Delta^2(r, t, 2\varphi_1)} - \\ &- A_3 \sin^2 \varphi_1 \left[ \frac{t^2(r-t \cos 2\varphi_1) + 3rt(t-r \cos 2\varphi_1)}{\Delta^2(r, t, 2\varphi_1)} + \right. \\ &\left. + 4rt \frac{(r-t \cos 2\varphi_1)[t(r-t \cos 2\varphi_1) + r(t-r \cos 2\varphi_1)]}{\Delta^3(r, t, 2\varphi_1)} \right] \end{aligned} \quad (4)$$

$$\begin{aligned} K_{12}(r, t) &\equiv K_{12}(r, t, \varphi_1, \varphi_2, A_j) = \\ &= \frac{1}{\Delta(r, t, \varphi_-)} \left[ -A_4 \cos \varphi_- (r-t \cos \varphi_-) - A_5 t \sin^2 \varphi_- - \right. \\ &- A_6 t \sin^2 \varphi_2 - A_7 t \sin^2 \varphi_1 + 2A_7 r \sin \varphi_1 \sin \varphi_2 \left. \right] - \\ &- \frac{2(r-t \cos \varphi_-)(r \sin \varphi_2 - t \sin \varphi_1)(A_7 r \sin \varphi_1 - A_6 t \sin \varphi_2)}{\Delta^2(r, t, \varphi_-)} \end{aligned} \quad (5)$$

$$K_{21}(r, t) = K_{12}(r, t, \varphi_2, \varphi_1, B_j)$$

$$K_{22}(r, t) = K_{11}(r, t, \varphi_2, B_j)$$

$$\Delta(r, t, \alpha) = r^2 + t^2 - 2rt \cos \alpha, \quad \varphi_- = \varphi_1 - \varphi_2$$

$$A_1(k, v_1, v_2) = \frac{k[k(3-v_1)(1+v_2) + 2(1-v_1)(1-v_2)](3-v_1)}{(3-v_1)[k(3-v_1) + 1 + v_1][3-v_2 + k(1+v_2)]} - \frac{[8 - (1+v_1)(3-v_1)](3-v_2)}{(3-v_1)[k(3-v_1) + 1 + v_1][3-v_2 + k(1+v_2)]}$$

$$A_2(k, v_1) = \frac{(k-1)(1+v_1)}{k(3-v_1) + 1 + v_1}, \quad A_3(k, v_1) = \frac{2(k-1)(1+v_1)^2}{(3-v_1)[k(3-v_1) + 1 + v_1]}$$

$$A_4(k, v_1, v_2) = \frac{8[k(3-v_1) + 3 - v_2]}{(3-v_2)[k(3-v_1) + 1 + v_2][k(3-v_2) + 1 + v_2]}$$

$$A_5(k, v_1, v_2) = \frac{4[k(3-v_1)(1-v_2) - (3-v_2)(1-v_2)]}{(3-v_2)[k(3-v_1) + 1 + v_1][k(3-v_2) + 1 + v_2]}$$

$$A_6(k, v_1, v_2) = \frac{4(1+v_2)}{(3-v_1)[k(1+v_2) + 3 - v_2]}$$

$$A_7(k, v_1) = \frac{4(1+v_1)}{(3-v_1)[k(3-v_1) + 1 + v_1]}$$

$$B_j(k, v_1, v_2) = A_j\left(\frac{1}{k}, v_2, v_1\right) \quad j = 1, 4, 5, 6.$$

$$B_j(k, v_1) = A_j\left(\frac{1}{k}, v_2\right) \quad j = 2, 3, 7; \quad k = \mu_2 / \mu_1$$

$\mu_1, \mu_2$  - модули сдвига, а  $v_1, v_2$  - коэффициенты Пуассона материалов полубесконечных пластин.

Используя (2) и (3) и реализуя условия совместимости деформации стрингеров и пластины, после некоторых выкладок приходим к следующей системе сингулярных интегральных уравнений относительно неизвестных контактных напряжений  $\tau_i(r)$  ( $i = 1, 2$ ):

$$\begin{aligned} & \frac{1}{\pi_0} \int_0^{\bar{r}} K_{11}(r, t) \tau_1^-(t) dt + \frac{1}{\pi_{-1}} \int_{-1}^1 K_{12}^-(r, t) \tau_2^+(t) dt = \\ & = \lambda_1 \vartheta(1-r) \int_0^{\bar{r}} \vartheta(r-t) \tau_1^-(t) dt + g^+(r), \quad (0 < r < \infty) \end{aligned} \quad (6)$$

$$\frac{1}{\pi} \int_0^{\bar{r}} K_{21}^*(r, t) \tau_1^-(t) dt + \frac{1}{\pi} \int_{-1}^1 K_{22}^*(r, t) \tau_2^*(t) dt =$$

$$= \lambda_2 \int_{-1}^1 \vartheta(r-t) \tau_2^*(t) dt, \quad (-1 < r < 1) \quad (7)$$

здесь  $\vartheta(x)$  - функция Хевисайда,

$$\tau_1^-(r) = \vartheta(1-r) \tau_1(ar), \quad \lambda_1 = ahl_1 / E_s^{(1)} F_s$$

$$\tau_2^*(r) = \tau_2(\alpha r + \beta), \quad \lambda_2 = \alpha \eta l_2 / E_s^{(2)} F_s$$

$$g^+(r) = \frac{1}{\pi} \vartheta(r-1) \int_0^{\bar{r}} K_{11}(r, t) \tau_1^-(t) dt$$

$$K_{12}^-(r, t) = \vartheta(1-r) K_{12}(r, \rho) \gamma, \quad \rho = \gamma t + \gamma_1$$

$$K_{21}^*(r, t) = K_{12}(\bar{r}, t), \quad \bar{r} = \gamma r + \gamma_1$$

$$K_{22}^*(r, t) = K_{11}(\xi, \eta), \quad \xi = r + \gamma_0, \quad \eta = t + \gamma_0$$

$$\gamma = \frac{\alpha}{a}, \quad \gamma_1 = \frac{\beta}{a}, \quad \gamma_0 = \frac{\beta}{\alpha}, \quad \alpha = \frac{c-b}{2}, \quad \beta = -\frac{c+b}{2}$$

$E_s^{(1)}$ ,  $E_s^{(2)}$  - модули упругости стрингеров,  $F_s$  - площадь поперечного сечения стрингеров.

Функции  $K_{11}(r, t)$  и  $K_{12}(r, t)$  даются формулами (4) и (5). Из (4) видно, что ядро  $K_{11}(r, t)$  помимо особенности типа Коши имеет также неподвижную особенность в точке  $r = t = 0$ .

Таким образом, решение поставленной выше задачи сводится к решению сингулярных интегральных уравнений (6) и (7) с неподвижной особенностью в точке нуль.

Отметим, что решения уравнения (6), (7) должны удовлетворять еще условиям равновесия (1).

Переходим к построению решения системы уравнений (6) и (7). В (6), считая  $\tau_2^*(r)$  известной и следуя методике, изложенной в [9], сделаем в нем замену переменных  $t = e^u$ ,  $r = e^v$  и применяя к нему интегральное преобразование Фурье, после некоторых довольно громоздких выкладок получим

$$\bar{K}(\alpha) \bar{\tau}_1^-(\alpha) + \frac{\lambda_1}{\alpha} \bar{\tau}_1^-(\alpha - i) = \bar{f}^-(\alpha) + \bar{g}^+(\alpha) \quad (-1 < \text{Im } \alpha < -n_0) \quad (8)$$

где

$$\bar{K}(\alpha) = \frac{1}{\text{sh } \pi \alpha} \left[ \text{ch } \pi \alpha + A_1 \text{ch}(\alpha + i)\psi - \right. \\ \left. - A_2(\alpha + i) \sin 2\varphi_1 \text{sh}(\alpha + i)\psi + A_3(\alpha + i)^2 \sin^2 \varphi_1 \text{ch}(\alpha + i)\psi \right]$$

$$n_0 = i\alpha_1, \quad \bar{K}(\alpha_1) = 0, \quad \psi = \pi - 2\varphi_1$$

$$\bar{f}^-(\alpha) = \frac{1}{\pi i} \int_{-1}^1 \bar{K}_{12}^-(\alpha, \rho) \tau_2^*(\rho) d\rho$$

$$\bar{K}_{12}^-(\alpha, \rho) = \gamma \int_0^1 K_{12}(r, \rho) r^{i\alpha-1} dr = \\ = \gamma \sum_{m=0}^n (-1)^m \frac{\Gamma(i\alpha)}{\Gamma(1+m+i\alpha)} \frac{\partial^m K_{12}(r, \rho)}{\partial r^m} \Big|_{r=m} - \\ - (-1)^n \frac{\gamma \Gamma(i\alpha)}{\Gamma(1+n+i\alpha)} \int_0^1 \frac{\partial^{n+1}}{\partial r^{n+1}} K_{12}(r, \rho) r^{n+i\alpha} dr, \quad (\text{Im } \alpha < 0) \quad (9)$$

$\Gamma(x)$  - известная гамма-функция,  $\bar{\tau}_1^-(\alpha)$  и  $\bar{g}^+(\alpha)$  являются трансформантами Фурье функции  $\tau_1^-(\alpha)$  и  $g^+(\alpha)$  соответственно.

Функциональное уравнение (8) решается методом факторизации. Оно представляется в виде

$$\bar{\tau}_1^-(\alpha) = \frac{a_0}{\bar{K}^-(\alpha)} - \lambda_1 \frac{\bar{H}^-(\alpha)}{\bar{K}^-(\alpha)} + \frac{\bar{F}^-(\alpha)}{\bar{K}^-(\alpha)} - \frac{\lambda_1 P_1 a^{-1} - f_0}{\alpha \bar{K}^-(0)}, \quad (-1 < \text{Im } \alpha < -n_0) \quad (10)$$

где  $a_0$  - неизвестная постоянная, которое определяется из первого уравнения из (1),

$$\bar{K}(\alpha) = \bar{K}^+(\alpha) \bar{K}^-(\alpha), \quad (-1 < \text{Im } \alpha < -n_0)$$

$$\bar{K}^+(\alpha) = \frac{\bar{M}^+(\alpha)}{\bar{L}^+(\alpha)}, \quad \bar{K}^-(\alpha) = \frac{\bar{M}^-(\alpha)}{\bar{L}^-(\alpha)}$$

$$\bar{M}^+(\alpha) = \frac{\Gamma(1/2 - i\alpha)}{\Gamma(1 - i\alpha)}, \quad \bar{M}^-(\alpha) = \frac{\alpha \Gamma(1/2 + i\alpha)}{2 \Gamma(1 + i\alpha)}$$

$$\bar{L}^\pm(\alpha) = \exp[\mp \bar{R}^\pm(\alpha)]$$

$$\bar{R}(\alpha) = \bar{R}^+(\alpha) \bar{R}^-(\alpha) = \ln G(\alpha)$$

$$\bar{R}^+(\alpha) = \int_0^{\infty} R(u) e^{i\alpha u} du, \quad \bar{R}^-(\alpha) = \int_{-\infty}^0 R(u) e^{i\alpha u} du$$

$$G(\alpha) = \frac{1}{\operatorname{ch} \pi \alpha - 1} [\operatorname{ch} \pi \alpha - A_1 \operatorname{ch}(\alpha + i)\psi - A_2(\alpha + i) \sin 2\varphi_1 \operatorname{sh}(\alpha + i)\psi + A_3(\alpha + i)^2 \sin^2 \varphi_1 \operatorname{ch}(\alpha + i)\psi]$$

$$\bar{F}(\alpha) = \bar{F}^+(\alpha) + \bar{F}^-(\alpha), \quad \bar{H}(\alpha) = \bar{H}^+(\alpha) + \bar{H}^-(\alpha)$$

$$\bar{F}^-(\alpha) = \frac{1}{\alpha} \left[ \frac{\alpha \bar{f}^-(\alpha)}{\bar{K}^+(\alpha)} - \frac{f_0}{\bar{K}^+(0)} \right]$$

$$\bar{H}^-(\alpha) = \frac{1}{\alpha} \left[ \frac{\bar{\tau}_1^-(\alpha - i)}{\bar{K}^+(\alpha)} - \frac{\bar{\tau}_1^-(-i)}{\bar{K}^+(0)} \right] \quad (11)$$

$$f_0 = \operatorname{Res}_{\alpha=0} [\alpha \bar{f}^-(\alpha)], \quad \bar{\tau}_1^-(-i) = P_1 / a$$

далее поступим так, как в работах [9, 10]. Функции  $\bar{\tau}_1^-(\alpha)$ ,  $\bar{H}^-(\alpha)$ ,  $\bar{K}^-(\alpha)$  и  $\bar{F}^-(\alpha)$  регулярны при  $\operatorname{Im} \alpha < -n_0$ . Аналитическое продолжение функции  $\bar{F}^-(\alpha)$ , как следует из (9), имеет простые полюса в точках  $\alpha = in$  ( $n = 1, 2, \dots$ ), а функции  $\bar{\tau}_1^-(\alpha)$  - в точках  $\alpha = \alpha_1 + in$ ,  $\alpha = \alpha_k + in$ ,  $\alpha = -\bar{\alpha}_k + in$  ( $n = 0, 1, 2, \dots$ ;  $k = 2, 3, \dots$ ), где  $\alpha_1 = -in_0$  и  $\alpha_k$  ( $k = 2, 3, \dots$ ), корни уравнения  $\bar{K}^-(\alpha) = 0$ , расположенные в порядке

$$0 < \operatorname{Im} \alpha_k < \operatorname{Im} \alpha_{k+1}, \quad \operatorname{Re} \alpha_k > 0 \quad (k = 2, 3, \dots)$$

Функция  $\bar{H}^-(\alpha)$  имеет те же полюса, что и  $\bar{\tau}_1^-(\alpha)$ , кроме точек  $\alpha = \alpha_1$ ,  $\alpha = \alpha_k$  и  $\alpha = -\bar{\alpha}_k$ . Эти результаты вытекают из обсуждения функционального уравнения (10) и из выражения (11).

Введем обозначения

$$m^{-\varepsilon} X_m = \operatorname{Res}_{\alpha=\alpha_m} \bar{\tau}_1^-(\alpha), \quad m^{-\varepsilon} Y_m = \operatorname{Res}_{\alpha=-\bar{\alpha}_m} \bar{\tau}_1^-(\alpha), \quad 0 < \varepsilon < 1/2$$

Тогда можно получить следующие представления:

$$\begin{aligned} \tau_1^-(r) = & i \sum_{m=1}^{\infty} \left[ \left( \sum_{n=0}^{\infty} (-\lambda_1)^n b_{nm}^{(1)} r^{n-i\alpha_m} \right) m^{-\varepsilon} X_m + \right. \\ & \left. + \left( \sum_{n=0}^{\infty} (-\lambda_1)^n b_{nm}^{(2)} r^{n+i\bar{\alpha}_m} \right) m^{-\varepsilon} Y_m \right] \end{aligned} \quad (12)$$

$$\bar{H}^-(\alpha) = \sum_{m=1}^{\infty} \left[ \left( \sum_{n=0}^{\infty} \frac{(-\lambda_1)^n (\alpha_m + in + i)^{-1}}{(\alpha - \alpha_m - in - i) \bar{K}^+(\alpha_m + in + i)} b_{nm}^{(1)} \right) m^{-\epsilon} X_m + \right. \\ \left. + \left( \sum_{n=0}^{\infty} \frac{(-\lambda_1)^n (-\bar{\alpha}_m + in + i)^{-1}}{(\alpha + \bar{\alpha}_m - in - i) \bar{K}^+(-\bar{\alpha}_m + in + i)} b_{nm}^{(2)} \right) m^{-\epsilon} Y_m \right] \quad (13)$$

$$\bar{F}^-(\alpha) = \sum_{m=1}^{\infty} I_{\alpha m} \int_{-1}^1 \frac{1}{(\gamma_1 + \gamma \rho)^{m+1}} \tau_2^*(\rho) d\rho \quad (14)$$

$$I_{\alpha m} = \frac{-\gamma}{\pi \bar{K}^+(im)(\alpha - im)} [A_4 \cos \varphi_- \cos(m+1)\varphi_- - \\ - A_5 \sin \varphi_- \sin(m+1)\varphi_- + A_6(m+1) \sin \varphi_2 \sin((m+1)\varphi_- + \varphi_1) + \\ + A_7(m+1) \sin \varphi_1 \sin(m\varphi_- + \varphi_1)]$$

$$b_{nm}^{(1)} = \prod_{\rho=1}^n \frac{1}{(\alpha_m + i\rho) \bar{K}(\alpha_m + i\rho)}, \quad b_{nm}^{(2)} = \prod_{\rho=1}^n \frac{1}{(-\bar{\alpha}_m + i\rho) \bar{K}(-\bar{\alpha}_m + i\rho)}$$

$$b_{0m}^{(1)} = b_{0m}^{(2)} = 1$$

Здесь  $\alpha_k$  - корни уравнения  $\bar{K}(\alpha) = 0$ , для которых получена асимптотическая формула

$$\alpha_k = \frac{\pi}{\pi - |\Psi|} \left[ (2k+1)i + \frac{2}{\pi} \ln \left( \frac{\pi \sin \varphi_1}{\pi - |\Psi|} \sqrt{|A_3|} (2k+1) \right) \right] \quad \text{при } k \rightarrow \infty$$

При мнимом  $\alpha_m$  в формулах (12) и (13) следует поставить  $Y_m = 0$ .

Далее, ищем  $\tau_2^*(x)$  в виде

$$\tau_2^*(x) = \frac{1}{\sqrt{1-x^2}} \sum_{n=0}^{\infty} Z_n T_n(x), \quad |x| < 1 \quad (15)$$

где  $T_n(x)$  - многочлены Чебышева первого рода.

Используя (12)-(15), из (7) и (10) получим следующую систему бесконечных систем линейных алгебраических уравнений для определения неизвестных коэффициентов  $X_n$ ,  $Y_n$  и  $Z_n$ :

$$Z_m + \sum_{n=1}^{\infty} B_{nm} Z_n + \sum_{n=1}^{\infty} [B_{nm}^{(1)} X_n + B_{nm}^{(2)} Y_n] = -Z_0 B_m \quad (m=1, 2, \dots) \quad (16)$$

$$\begin{aligned}
 & X_m + \lambda_1 C_m(\alpha_m) \sum_{n=1}^{\infty} [R_{mn}^{(1)} X_n + R_{mn}^{(2)} Y_n] + C_m(\alpha_m) \sum_{n=1}^{\infty} L_{mn} Z_n = \\
 & = C_m(\alpha_m) \left[ a_0 - \frac{\lambda_1 a^{-1} P + f_0}{\alpha_m \bar{K}^+(0)} - Z_0 L_{m0} \right] \quad (m = 1, 2, \dots)
 \end{aligned} \tag{17}$$

$$\begin{aligned}
 & Y_m + \lambda_1 C_m(-\bar{\alpha}_m) \sum_{n=1}^{\infty} [\bar{R}_{mn}^{(1)} X_n + \bar{R}_{mn}^{(2)} Y_n] + C_m(-\bar{\alpha}_m) \sum_{n=1}^{\infty} \bar{L}_{mn} Z_n = \\
 & = C_m(-\bar{\alpha}_m) \left[ a_0 + \frac{\lambda_1 a^{-1} P + f_0}{\bar{\alpha}_m \bar{K}^+(0)} - Z_0 \bar{L}_{m0} \right] \quad (m = 1, 2, \dots)
 \end{aligned} \tag{18}$$

где

$$C_m(\alpha_m) = \frac{\bar{K}^+(\alpha_m)}{\bar{K}'(\alpha_m)} m^\epsilon, \quad \bar{K}'(\alpha_m) = \frac{d\bar{K}(\alpha)}{d\alpha}$$

$$B_{mn} = \frac{2}{\pi^2} \int_{-1}^1 \int_{-1}^1 K_{22}^{**}(r, t) \frac{T_n(t)}{\sqrt{1-t^2}} dt \left[ \sqrt{1-r^2} U_{m-1}(r) dr \right]$$

$$K_{22}^{**}(r, t) = K_{22}^*(r, t) - \frac{1}{t-r} - \pi \lambda_2 \vartheta(r-t)$$

$$B_{mn}^{(1)} = \frac{\delta_m}{m^\epsilon (1-i\alpha_n)} - B_{mn0}^{(1)} + \sum_{k=1}^{\infty} B_{mnk}^{(1)}$$

$$\delta_m = \frac{2i}{\pi^2} \int_{-1}^1 K_{21}^*(r, 1) \sqrt{1-r^2} U_{m-1}(r) dr$$

$$\begin{aligned}
 B_{mn0}^{(1)} = & \frac{i}{\pi^2 n^\epsilon (1-i\alpha_n)} \left[ \frac{1}{m-1} \int_{-1}^1 \int_{-1}^1 \sqrt{1-r^2} U_{m-2}(r) t^{1-i\alpha_n} \frac{\partial^2 K_{21}^*}{\partial r \partial t} dr dt - \right. \\
 & \left. - \frac{1}{m+1} \int_{-1}^1 \int_{-1}^1 \sqrt{1-r^2} U_m(r) t^{1-i\alpha_n} \frac{\partial^2 K_{21}^*}{\partial r \partial t} dr dt \right]
 \end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
 B_{mnk}^{(1)} = & \frac{i(-\lambda_1)^k b_{kn}^{(1)}}{\pi^2 n^\epsilon} \left[ \frac{1}{m-1} \int_{-1}^1 \int_{-1}^1 \sqrt{1-r^2} U_{m-2}(r) t^{k-i\alpha_n} \frac{\partial K_{21}^*}{\partial r} dr dt - \right. \\
 & \left. - \frac{1}{m+1} \int_{-1}^1 \int_{-1}^1 \sqrt{1-r^2} U_{m-1}(r) t^{k-i\alpha_n} \frac{\partial K_{21}^*}{\partial r} dr dt \right]
 \end{aligned}$$



$$R_{mn}^{(1)} = n^{-c} \sum_{k=0}^{\infty} \frac{(-\lambda_1)^k (\alpha_n + ik + i)^{-1} b_{kn}^{(1)}}{(\alpha_m - \alpha_n - ik - i) \bar{K}^+(\alpha_n + ik + i)}$$

$$R_{mn}^{(2)} = n^{-c} \sum_{k=0}^{\infty} \frac{(-\lambda_1)^k (-\bar{\alpha}_n + ik + i)^{-1} b_{kn}^{(2)}}{(\alpha_m + \bar{\alpha}_n - ik - i) \bar{K}^+(-\bar{\alpha}_n + ik + i)}$$

$$L_{m0} = \sum_{k=1}^{\infty} I_{\alpha_n k} \int_{-1}^1 \frac{d\rho}{\sqrt{1-\rho^2} (\gamma_1 + \gamma\rho)^{m+1}}$$

$$L_{m1} = \sum_{k=1}^{\infty} I_{\alpha_n k} \int_{-1}^1 \frac{1}{(\gamma_1 + \gamma\rho)^{m+1}} \frac{\rho d\rho}{\sqrt{1-\rho^2}}$$

$$L_{mn} = \frac{1}{2n(n^2-1)} \sum_{k=1}^{\infty} I_{\alpha_n k} \int_{-1}^1 \frac{d^2}{d\rho^2} [(\gamma_1 + \gamma\rho)^{-k-1}] \times \\ \times [(n+1)U_{n-2}(\rho) - (n-1)U_n(\rho)] \sqrt{1-\rho^2} d\rho$$

$U_n(x)$  - многочлены Чебышева второго рода.

Выражения для коэффициентов бесконечной системы (18)  $\bar{R}_{mn}^{(1)}$ ,  $\bar{R}_{mn}^{(2)}$  и  $\bar{L}_{mn}$  получаются из  $R_{mn}^{(1)}$ ,  $R_{mn}^{(2)}$  и  $L_{mn}$ , соответственно, если в последних вместо  $\alpha_m$  положить  $-\bar{\alpha}_m$ .

В случае мнимого  $\alpha_m$  следует в (16) и (17) положить  $Y_k = 0$  и не рассматривать (18) при  $m = k$ .

Не трудно убедиться [10], что совокупность бесконечных систем линейных алгебраических уравнений (16)-(18) квазивполне регулярна при  $a < b$ . Следует еще отметить, что если стрингеры находятся в одной полуплоскости и  $\varphi_1 = \varphi_2$ , то всегда  $a < b$ , то есть соответствующие бесконечные системы всегда квазивполне регулярны.

Постоянные  $a_0$  и  $Z_0$  определяются из условия равновесия стрингеров (1), а для  $f_0$  получаем

$$f_0 = \frac{M}{\pi} \int_{-1}^1 \frac{\tau_2^*(t)}{\gamma_1 + \gamma t} dt$$

где

$$M = A_4 \cos^2(\varphi_1 - \varphi_2) - A_5 \sin^2(\varphi_1 - \varphi_2) + A_6 \sin \varphi_2 \sin(2\varphi_1 - \varphi_2) - A_7 \sin^2 \varphi_1$$

В табл. 1 приведены значения корней  $\bar{K}(\alpha) = 0$  при  $0 < \text{Im} \alpha < 1$ , которые характеризуют особенности контактных напряжений на конце стрингера, выходящего на линию раздела материалов пластины в зависимости от угла  $\varphi_1$  и  $k = \mu_2 / \mu_1$  при  $\nu_1 = \nu_2 = 0.3$

Таблица 1

$\varphi_1^0 \backslash k$	0	1/4	1/2	3/2	1	2	5	10
10	0.441	0.461	0.482	0.490	0.5	0.562	0.620	0.691
20	0.361	0.423	0.453	0.481	0.5	0.603	0.671	0.742
30	0.264	0.375	0.432	0.473	0.5	0.620	0.701	0.762
45	0.021	0.324	0.416	0.471	0.5	0.622	0.712	0.791
60	0.127	0.312	0.412	0.470	0.5	0.642	0.714	0.793
70	0.168	0.336	0.414	0.471	0.5	0.645	0.720	0.793
80	0.220	0.352	0.423	0.472	0.5	0.645	0.721	0.795
90	0.237	0.358	0.425	0.472	0.5	0.645	0.722	0.796

В заключении отметим, что если  $\varphi_1 = \varphi_2 = \pi/2$ , то получим решение задачи, рассмотренное в [10]. В случае  $Z_k = 0$ , системы (16) - (18) соответствуют решению задачи, рассмотренной в [8, 9].

#### Л и т е р а т у р а

1. Муки Р., Стернберг Э. Передача нагрузки от растягиваемого поперечного стержня к полубесконечной пластинке.- Прикл. мех. Тр. Америк. о-ва инж-мех, сер. Е., 1968, т. 35, № 4.
2. Развитие теории контактных задач в СССР.-М.: Наука, 1976. 486 с.
3. Саркисян В. С. Контактные задачи для полуплоскостей и полос с упругими накладками.- Ереван: Изд. ЕГУ, 1983. 256с.
4. Григолюк Э. И., Толкачев В. М. Контактные задачи теории пластин и оболочек.- М.: Машиностроение, 1980.
5. Фильштинский Л. А. Об особенностях поля напряжений в упругой анизотропной полуплоскости с выходящим на границу ребром.- Прикл. механика, 1981, т. 17, № 10.
6. Григорян Э. Х. Об одной задаче для упругой полуплоскости, содержащей упругое конечное включение.- Уч. зап. ЕГУ, 1982, № 2.
7. Григорян Э. Х. Задача для кусочно-однородной бесконечной пластины с конечным стрингером, выходящим на границу раздела сред.- Тезисы докл. III Всес. конф. по смешанным задачам деформ. тверд. тела. Харьков, 1985.
8. Кривой А. Ф., Попов Г. Я., Радиолло М. В. Некоторые задачи о произвольно ориентированном стрингере в составной анизотропной плоскости.- ПММ, 1986, № 4.
9. Григорян Э. Х. Об одном подходе к решению задач для упругой полуплоскости, содержащей упругое конечное включение, выходящее на границу полуплоскости.- Межвуз. сб. науч. тр. механика, Изд-во ЕГУ, 1987, № 6.

10. Григорян Э. Х. Контактная задача для кусочно-однородной бесконечной пластины с конечными стрингерами. - Уч. зап. ЕГУ, 1988, № 3.

Институт механики НАН Армении  
Ереванский государственный университет

Поступила в редакцию  
12.08.1993

$\alpha$	$\beta$	$\gamma$	$\delta$	$\epsilon$	$\zeta$	$\eta$	$\theta$
0.00	0.00	0.00	0.00	0.00	0.00	0.00	0.00
0.05	0.05	0.05	0.05	0.05	0.05	0.05	0.05
0.10	0.10	0.10	0.10	0.10	0.10	0.10	0.10
0.15	0.15	0.15	0.15	0.15	0.15	0.15	0.15
0.20	0.20	0.20	0.20	0.20	0.20	0.20	0.20
0.25	0.25	0.25	0.25	0.25	0.25	0.25	0.25
0.30	0.30	0.30	0.30	0.30	0.30	0.30	0.30
0.35	0.35	0.35	0.35	0.35	0.35	0.35	0.35
0.40	0.40	0.40	0.40	0.40	0.40	0.40	0.40

В работе рассматривается контактная задача для кусочно-однородной бесконечной пластины с конечными стрингерами. Выводятся уравнения для определения напряжений и деформаций в области контакта. Приводятся численные результаты для различных значений параметров задачи. Показано, что наличие стрингеров существенно влияет на распределение напряжений в области контакта.