

УДК 539.375

## ЦЕНТРАЛЬНАЯ ПОПЕРЕЧНАЯ ТРЕЩИНА В ОРТОТРОПНОЙ УПРУГОЙ ПОЛОСЕ

А. И. ЗОБНИН, Е. В. ЛОМАКИН

(Москва)

Широкое использование в конструкциях элементов из анизотропных материалов приводит к необходимости изучения поведения этих элементов при нагрузках, близких к критическим. Для подобных исследований необходимо знать зависимость коэффициента интенсивности напряжений  $K_I$  от относительных размеров тела, включая и длину трещины ( $K$ -тарировка) при различных видах нагружения. В данной работе получена тарировочная зависимость для растяжения полосы ширины  $2b$  с центральной поперечной трещиной длины  $2l$ , противоположные берега которой загружены равными и противоположно направленными нагрузками  $p(x)$ .

В изотропном случае существует ряд решений подобной задачи [1-5].

В [3] использовался метод разложения комплексных потенциалов Колосова — Мусхелишвили в ряды по степеням  $\lambda=l/b$ . В [4] применялся метод интегральных преобразований, сводящий решение исходной задачи к решению интегрального уравнения Фредгольма второго рода, разложение ядра которого по степеням  $\lambda$  приводит к рекуррентному соотношению, позволяющему последовательно вычислять точные коэффициенты ряда  $K_I(\lambda)$ . В [5] предложено в качестве первого приближения взять решение задачи о бесконечном теле с периодической системой трещин, у которых смещение берегов считается заданным. Возникающие невязки в граничных условиях на кромках полосы ликвидируются наложением соответствующего решения задачи о ненадрезанной полосе. Требование того, чтобы сумма вкладов от этих двух решений в нормальное напряжение на берегах трещины равнялась  $-p(x)$ , приводит к сингулярному интегральному уравнению относительно смещения берегов трещины.

Численное решение задачи о центральной поперечной трещине в пластинке конечной длины  $2L$  [6-10] показало, что при  $L>2b$  влияние границ, параллельных трещине, на величину  $K_I$  весьма мало и решение хорошо согласуется с решением задачи о бесконечной полосе.

Известно, что в бесконечном ортотропном теле с системой коллинеарных трещин, нагруженных по берегам самоуравновешенными нагрузками, коэффициенты интенсивности напряжений вблизи концов трещин будут такими же, как в изотропном случае [7]. Решение задачи о достаточно длинной пластинке ( $L\sim 3b$ ) из существенно ортотропного материала также показывает, что влияние анизотропии на  $K_I$  незначительно [7]. Подобного вывода для короткой пластинки ( $L\sim b$ ) сделать нельзя [7, 9].

В связи со сказанным возникает вопрос о пределах применимости изотропной  $K$ -тарировки для полосы из анизотропного материала. Авторами построена тарировочная зависимость для ортотропной полосы с центральной поперечной трещиной. В качестве метода решения использовалась некоторая комбинация методов, примененных в работах [4, 5].

1. Рассмотрим полосу (фиг. 1)  $-b\leq x\leq b$ ,  $-\infty<y<+\infty$  с трещиной  $-l<x<l$ ,  $y=0$ . Предположим, что оси ортотропии параллельны осям  $Ox$  и  $Oy$ . В этом случае напряженное состояние описывается [11] двумя аналитическими функциями  $\Phi_1(z_1)$  и  $\Phi_2(z_2)$ , где  $z_1=x+\mu_1y$ ,  $z_2=x+\mu_2y$ . Параметры  $\mu_1$ ,  $\mu_2$ ,  $\bar{\mu}_1$ ,  $\bar{\mu}_2$  являются корнями характеристического уравнения

$$\beta_{11}\mu^4 + (2\beta_{12} + \beta_{66})\mu^2 + \beta_{22} = 0$$

где  $\beta_{ij} = a_{ij} - a_{i3}a_{j3}a_{33}^{-1}$  при плоской деформации и  $\beta_{ij} = a_{ij}$  — при плоском напряженном состоянии ( $a_{ij}$  — коэффициенты деформации).

Пусть корни характеристического уравнения чисто мнимые и различные, т. е.  $\mu_1 = i\beta_1$ ,  $\mu_2 = i\beta_2$  и  $\beta_2 > \beta_1 > 0$ . Это условие выполняется для большинства реальных материалов [11].

Граничные условия задачи имеют вид

$$(1.1) \quad \sigma_y(x, 0) = -p(x), \quad \tau_{xy}(x, 0) = 0, \quad |x| < l$$

$$(1.2) \quad \sigma_x(\pm b, y) = \tau_{xy}(\pm b, y) = 0, \quad -\infty < |y| < +\infty$$

В дальнейшем предполагается, что  $p(x) = p(-x)$ . В силу симметрии задачи относительно оси  $Ox$  к граничным можно добавить следующие условия:

$$\begin{aligned} \tau_{xy}(x, 0) &= 0, & |x| &\leq b \\ v(x, 0) &= 0, & l < |x| &\leq b \end{aligned}$$

Обозначим вертикальные смещения берегов разреза

$$(1.3) \quad v(x, \pm 0) = \pm f(x), \quad |x| < l \quad (f(x) = f(-x))$$

Решение исходной задачи (1.1), (1.2) построим как сумму решений двух задач [5]:

1.  $\sigma_{ij}^{(1)}, v_i^{(1)}$  — решение задачи о бесконечном теле с трещиной, на берегах которой заданы смещения (1.3) и отсутствуют сдвиговые напряжения (1.1).

2.  $\sigma_{ij}^{(2)}, v_i^{(2)}$  — решение задачи о ненадрезанной полосе с заданными на краях  $x = \pm b$  напряжениями, определяемыми из решения задачи 1.

$$(1.4) \quad \sigma_x^{(2)}(\pm b, y) = -\sigma_x^{(1)}(\pm b, y)$$

$$\tau_{xy}^{(2)}(\pm b, y) = -\tau_{xy}^{(1)}(\pm b, y)$$

В силу симметрии задач 1 и 2 относительно оси  $Ox$

$$\begin{aligned} \tau_{xy}^{(2)}(x, 0) &= 0 \\ v^{(2)}(x, 0) &= 0, \quad |x| \leq b \end{aligned}$$

Потребуем, чтобы на берегах трещины выполнялось условие

$$(1.5) \quad \begin{aligned} \sigma_y^{(1)}(x, 0) + \sigma_y^{(2)}(x, 0) &= \\ &= -p(x), \quad |x| < l \end{aligned}$$

Тогда  $\sigma_{ij} = \sigma_{ij}^{(1)} + \sigma_{ij}^{(2)}, \quad v_i = v_i^{(1)} + v_i^{(2)}$

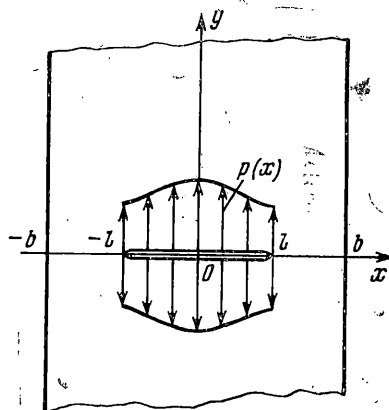
будет решением исходной задачи (1.1), (1.2).

Построим решение задачи 1. В силу симметрии можно ограничиться рассмотрением нижней полуплоскости. Граничные условия в этом случае имеют вид

$$\tau_{xy}(x, 0) = 0, \quad -\infty < x < +\infty, \quad v(x, 0) = \begin{cases} -f(x), & |x| < l \\ 0, & |x| > l \end{cases}$$

Данная задача приводится [12] к частному случаю задачи Римана — Гильберта для функции

$$w_1(z) = \int_{-\infty}^{+\infty} \frac{\sigma_y(\xi, 0) d\xi}{\xi - z}$$



Фиг. 1

с граничным условием

$$\operatorname{Re} w_1(x-i0) = \begin{cases} -\pi\beta_1\beta_2 f'(x) / (\beta_1+\beta_2)\beta_{22}, & |x| < l \\ 0, & |x| > l \end{cases}$$

Решением этой задачи служит функция

$$(1.6) \quad w_1(z) = -\frac{i\beta_1\beta_2}{(\beta_1+\beta_2)\beta_{22}} \int_{-l}^l \frac{f'(\xi) d\xi}{\xi-z}$$

Напряжение  $\sigma_y$  на оси  $y=0$  найдем, применив к (1.6) формулу Сохоцкого — Племеля

$$(1.7) \quad \sigma_y^{(1)}(x, 0) = \frac{\beta_1\beta_2}{\pi(\beta_1+\beta_2)\beta_{22}} \int_{-l}^l \frac{f'(\xi) d\xi}{\xi-x}$$

Величины  $\sigma_x^{(1)}(\pm b, y)$  и  $\tau_{xy}^{(1)}(\pm b, y)$ , необходимые для определения граничных условий (1.4) задачи 2, получим, выразив по известным формулам [12] через функцию  $w_1(z)$  сначала комплексные потенциалы  $\Phi_1(z_1)$  и  $\Phi_2(z_2)$ , а затем напряжения  $\sigma_x$  и  $\tau_{xy}$

$$(1.8) \quad \begin{aligned} \Phi_1'(z_1) &= \beta_2 [2\pi i (\beta_2 - \beta_1)]^{-1} w_1(z_1) \\ \Phi_2'(z_2) &= -\beta_1 [2\pi i (\beta_2 - \beta_1)]^{-1} w_2(z_2) \end{aligned}$$

$$(1.9) \quad \begin{aligned} \sigma_x &= -2\operatorname{Re}[\beta_1^2 \Phi_1'(z_1) + \beta_2^2 \Phi_2'(z_2)] \\ \tau_{xy} &= 2\operatorname{Im}[\beta_1 \Phi_1'(z_1) + \beta_2 \Phi_2'(z_2)] \end{aligned}$$

Подставляя (1.6) и (1.8) в (1.9), получим

$$(1.10) \quad \begin{aligned} \sigma_x^{(1)}(x, y) &= A \int_{-l}^l f'(\xi) (\xi-x) \left[ \frac{\beta_1}{(\xi-x)^2 + \beta_1^2 y^2} - \frac{\beta_2}{(\xi-x)^2 + \beta_2^2 y^2} \right] d\xi \\ \tau_{xy}^{(1)}(x, y) &= -A \int_{-l}^l f'(\xi) y \left[ \frac{\beta_1}{(\xi-x)^2 + \beta_1^2 y^2} - \frac{\beta_2}{(\xi-x)^2 + \beta_2^2 y^2} \right] d\xi \end{aligned}$$

где  $A = \beta_1^2 \beta_2^2 [\pi \beta_{22} (\beta_2^2 - \beta_1^2)]^{-1}$ .

Из (1.10) следует, что

$$(1.11) \quad \begin{aligned} \sigma_x^{(1)}(b, y) &= \sigma_x^{(1)}(-b, y) = 1/2 [\sigma_x^{(1)}(b, y) + \sigma_x^{(1)}(-b, y)] \\ \tau_{xy}^{(1)}(b, y) &= -\tau_{xy}^{(1)}(-b, y) = 1/2 [\tau_{xy}^{(1)}(b, y) - \tau_{xy}^{(1)}(-b, y)] \end{aligned}$$

Это означает, что нагрузка в задаче 2 для ненадрезанной полосы является симметричной. Решение такой задачи легко получить методом интегральных преобразований аналогично соответствующему решению для изотропной полосы [13]. Применяя к полученным выражениям компонент  $\sigma^{(1)}(x, y)$  преобразование Фурье по  $y$  с параметром  $\omega$ , получим для

образов  $\Sigma_{ij}(x, \omega)$ .

$$(1.12) \quad \Sigma_x(x, \omega) = \pi A \int_{-l}^l f'(\xi) \operatorname{sgn}(\xi - x) \times \\ \times \left[ \exp\left(-\frac{|\omega(\xi - x)|}{\beta_1}\right) - \exp\left(-\frac{|\omega(\xi - x)|}{\beta_2}\right) \right] d\xi$$

Из (1.12) с помощью (1.11) представим граничное условие задачи 2 в симметризованной форме

$$\Sigma_x(b, \omega) = -\pi A \int_{-l}^l f'(\xi) \left[ \exp\left(\frac{-|\omega|b}{\beta_1}\right) \operatorname{sh} \frac{|\omega|\xi}{\beta_1} - \right. \\ \left. - \exp\left(\frac{-|\omega|b}{\beta_2}\right) \operatorname{sh} \frac{|\omega|\xi}{\beta_2} \right] d\xi$$

Аналогичные вычисления для  $\tau_{xy}^{(1)}(x, y)$  дают

$$\Sigma_{xy}(b, \omega) = \pi i A \operatorname{sgn} \omega \int_{-l}^l f'(\xi) \left[ \frac{1}{\beta_1} \exp\left(\frac{-|\omega|b}{\beta_1}\right) \operatorname{sh} \frac{|\omega|\xi}{\beta_1} - \right. \\ \left. - \frac{1}{\beta_2} \exp\left(\frac{-|\omega|b}{\beta_2}\right) \operatorname{sh} \frac{|\omega|\xi}{\beta_2} \right] d\xi$$

Решение задачи о ненадрезанной полосе имеет вид

$$(1.13) \quad \Sigma_y(x, \omega) = (\Delta_1 \Sigma_x(b, \omega) + i \Delta_2 \Sigma_{xy}(b, \omega)) \Delta^{-1}$$

где

$$\Delta_1 = \beta_1^{-2} \beta_2^{-1} \operatorname{sh}(\omega b / \beta_2) \operatorname{ch}(\omega x / \beta_1) - \beta_1^{-1} \beta_2^{-2} \operatorname{sh}(\omega b / \beta_1) \operatorname{ch}(\omega x / \beta_2) \\ \Delta_2 = \beta_1^{-2} \operatorname{ch}(\omega b / \beta_2) \operatorname{ch}(\omega x / \beta_1) - \beta_2^{-2} \operatorname{ch}(\omega b / \beta_1) \operatorname{ch}(\omega x / \beta_2) \\ \Delta = \beta_2^{-1} \operatorname{sh}(\omega b / \beta_2) \operatorname{ch}(\omega b / \beta_1) - \beta_1^{-1} \operatorname{sh}(\omega b / \beta_1) \operatorname{ch}(\omega b / \beta_2)$$

Применяя к (1.13) формулу обращения и вводя безразмерные параметры  $u = \omega b / \beta_1$ ,  $t = x / l$ ,  $s = \xi / l$ ,  $\lambda = l / b$ ,  $k = \beta_1 / \beta_2$ , получим

$$(1.14) \quad \sigma_y^{(2)}(t, 0) = -\frac{\beta_1}{(1+k)\beta_{22}} \int_{-1}^1 f'(sl) K(s, t, \lambda) ds$$

$$(1.15) \quad K(s, t, \lambda) = \int_0^\infty M(s, t, \lambda, u) du$$

$$M(s, t, \lambda, u) = 2\lambda [k(\exp(-u) \operatorname{sh} us\lambda - \exp(-ku) \operatorname{sh} kus\lambda) \times \\ \times (\operatorname{sh} ku \operatorname{ch} ut\lambda - k \operatorname{sh} u \operatorname{ch} kut\lambda) + (\exp(-u) \operatorname{sh} us\lambda - \\ - k \exp(-ku) \operatorname{sh} kus\lambda) (\operatorname{ch} ku \operatorname{ch} ut\lambda - k^2 \operatorname{ch} u \operatorname{ch} kut\lambda)] \times \\ \times [(1-k)((1-k) \operatorname{sh}(1+k)u + (1+k) \operatorname{sh}(1-k)u)]^{-1}$$

Подставив (1.7) и (1.14) в условие (1.5) и обозначив  $p(x) = pq(t)$ ,  $q(t)$  — безразмерная функция и  $g(s) = \beta_1 f'(sl) [\pi \beta_{22} (1+k)p]^{-1}$  получим син-

гулярное интегральное уравнение относительно  $g(s)$

$$(1.16) \quad \int_{-1}^1 g(s) \left[ \frac{1}{s-t} - K(s, t, \lambda) \right] ds = -q(t)$$

Это уравнение будем решать методом, аналогичным методу, использованному в [4].

Регуляризуем уравнение (1.16) по методу Карлемана [14], применив к обеим частям оператор

$$\varphi(t) = -\frac{1}{\pi^2 \sqrt{1-t^2}} \int_{-1}^1 \frac{\sqrt{1-v^2}}{v-t} \psi(v) dv$$

обратный оператору

$$\psi(t) = \int_{-1}^1 \frac{\varphi(s) ds}{s-t}$$

в результате чего получим для  $g(t)$  интегральное уравнение Фредгольма второго рода

$$(1.17) \quad g(t) + \frac{1}{\pi^2 \sqrt{1-t^2}} \int_{-1}^1 g(s) \left[ \int_{-1}^1 \frac{\sqrt{1-v^2}}{v-t} K(s, v, \lambda) dv \right] ds = Q(t)$$

где

$$Q(t) = \frac{1}{\pi^2 \sqrt{1-t^2}} \int_{-1}^1 \frac{\sqrt{1-v^2}}{v-t} q(v) dv$$

Разложим  $K(s, t, \lambda)$  и  $g(t)$  по степеням  $\lambda$ , причем в силу симметрии задачи по  $x$  разложение должно идти по четным степеням. Из (1.14) следует, что разложение ядра  $K$  начнется с  $\lambda^2$

$$(1.18) \quad K(s, t, \lambda) = \lambda^2 \sum_{p, q=0}^{\infty} k_{pq} s^{2p+1} t^{2q} \lambda^{2p+2q} = \lambda^2 \sum_{j=0}^{\infty} K_j(s, t) \lambda^{2j}$$

$$K_j(s, t) = \sum_{p=0}^j k_{p, j-p} s^{2p+1} t^{2j-2p}, \quad g(t) = \sum_{i=0}^{\infty} g_i(t) \lambda^{2i}$$

Подстановка (1.18) в (1.17) дает рекуррентное соотношение для  $g_i(t)$

$$(1.19) \quad g_0(t) = Q(t), \quad g_i(t) = -\frac{1}{\pi^2 \sqrt{1-t^2}} \times \\ \times \sum_{j=0}^{i-1} \left\{ \int_{-1}^1 g_{i-j-1}(s) \left[ \int_{-1}^1 \frac{\sqrt{1-v^2}}{v-t} K_j(s, v) dv \right] ds \right\} \quad (i=1, 2, \dots)$$

Из (1.19) следует, что  $g(t) = h(t) (1-t^2)^{-1/2}$ ,  $g_i(t) = h_i(t) (1-t^2)^{-1/2}$ , где  $h(t)$ ,  $h_i(t)$  — функции, регулярные при  $|t| \leq 1$ . Учитывая (1.18), преобразуем (1.19)

$$(1.20) \quad h_0(t) = \frac{1}{\pi^2} \int_{-1}^1 \frac{\sqrt{1-v^2}}{v-t} q(v) dv$$

$$h_i(t) = -\frac{1}{\pi^2} \sum_{j=0}^{i-1} \sum_{m=0}^j k_{j-m, m} l_m(t) H_{i-j-1, j-m} \quad (i=1, 2, \dots)$$

где

$$H_{\alpha\beta} = 2 \int_0^{\pi/2} h_\alpha(\sin w) (\sin w)^{2\beta+1} dw, \quad l_m(t) = \int_{-1}^1 \frac{\sqrt{1-v^2}}{v-t} v^{2m} dv$$

Соотношения (1.20) дают возможность сделать расчет тарировочной кривой

$$(1.21) \quad K_I(\lambda) = \sum_{i=0}^{\infty} \lambda^{2i} K_I^{(i)} = K_I^{(0)} \sum_{i=1}^{\infty} \lambda^{2i} N_i, \quad N_i = \frac{K_I^{(i)}}{K_I^{(0)}}$$

Из (1.9) следует, что при  $|t| > 1$  функция  $\sigma_y(t, 0)$  имеет особенность в точках  $|t| = 1$

$$(1.22) \quad \sigma_y(t, 0) = p \int_{-1}^1 \frac{h(s) ds}{\sqrt{1-s^2}(s-t)}$$

Подставляя (1.20) в (1.22) и используя определение коэффициента интенсивности напряжений

$$K_I = \lim_{t \rightarrow 1} [\sigma_y(t, 0) \sqrt{2\pi l(t-1)}]$$

получим выражения для коэффициентов ряда (1.21)

$$(1.23) \quad K_I^{(0)} = p \sqrt{\frac{l}{\pi}} \int_{-1}^1 \sqrt{\frac{1+v}{1-v}} q(v) dv \quad (i=1, 2, \dots)$$

$$K_I^{(i)} = -p \sqrt{\pi l} \sum_{j=0}^{i-1} \sum_{m=0}^j k_{j-m, m} \bar{H}_{i-j-1, j-m} \frac{(2m)!}{2^{2m} (m!)^2}$$

Для вычисления коэффициентов  $k_{pq}$  можно в силу равномерной сходимости интеграла (1.15) провести разложение подынтегральной функции в ряд по  $s$  и  $t$ , который затем почленно проинтегрировать

$$(1.24) \quad k_{pq} = \int_0^{\infty} m_{pq} du, \quad M(s, t, \lambda, u) = \sum_{p, q=0}^{\infty} m_{pq} s^{2p+1} t^{2q} \lambda^{2p+2q+1} \\ m_{pq} = \frac{2}{1-k} \frac{[k(\exp(-u) - k^{2p+1} \exp(-ku)) (\operatorname{sh} ku - k^{2q+1} \operatorname{sh} u) + (\exp(-u) - k^{2p+2} \exp(-ku)) (\operatorname{ch} ku - k^{2q+2} \operatorname{ch} u)] u^{2p+2q+1}}{[(1-k) \operatorname{sh}(1+k)u + (1+k) \operatorname{sh}(1-k)u] (2p+1)! (2q)!}$$

Зная упругие постоянные  $k_{pq}$  материала, можно с помощью соотношений (1.20) и (1.23) рассчитать зависимость  $K_I(\lambda)$  для любого вида симметричной по  $x$  нагрузки  $p(x)$ , причем  $k_{pq}$  зависит только от одной упругой константы  $k = \beta_1/\beta_2$  ( $0 < k \leq 1$ ). Отметим, что  $K_I$  зависит от упругих свойств материала также только через  $k$  ( $K_I^{(0)}$  — коэффициент интенсивности напряжений для бесконечного тела от упругих свойств; естественно, не зависит [7]). Указанное свойство делает практически возможным

исследование влияния анизотропии материала на  $K_I$  для всего класса ортотропных материалов.

Подробные расчеты проводились для двух важных видов нагружения — равномерной нагрузки и сосредоточенной силы.

В случае  $p(x) = p_0 = \text{const}$

$$K_I^{(0)} = p_0 \sqrt{\pi l}, \quad N_1 = k_{00}/2, \quad N_2 = 1/8 [2k_{00}^2 + 3k_{10} + 2k_{01}]$$

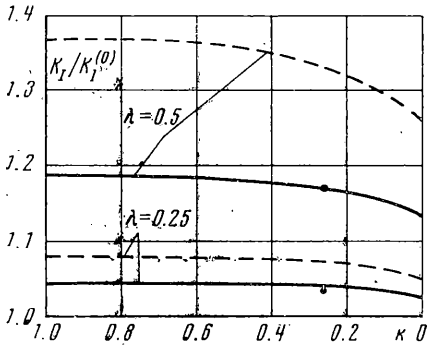
$$N_3 = 1/16 [2k_{00}^3 + 6k_{10}k_{00} + 3k_{01}k_{00} + 5k_{20} + 3k_{11} + 3k_{02}]$$

В случае сосредоточенной силы  $p(x) = P\delta(0)/l$

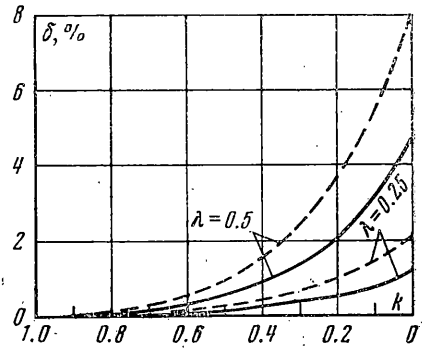
$$K_I^{(0)} = P/\sqrt{\pi l}, \quad N_1 = k_{00}, \quad N_2 = 1/2 [k_{00}^2 + k_{10} + k_{01}]$$

$$N_3 = 1/8 [2k_{00}^3 + 5k_{10}k_{00} + 3k_{01}k_{00} + 3k_{20} + 2k_{11} + 3k_{02}]$$

Ограничимся тремя членами тарировочного ряда. В предположении [3] о поведении его коэффициентов погрешность в вычислении  $K_I$  не превышает 0.3% при  $\lambda \leq 0.5$  для рассмотренных случаев.



Фиг. 2



Фиг. 3

В табл. 1 даны величины  $N_i$  для случая равномерной нагрузки при различных значениях  $k$ , в табл. 2 — то же для случая сосредоточенной силы. Несмотря на то, что коэффициенты  $k_{pq}$  значительно меняются с изменением  $k$ , величины  $K_I^{(i)}$  меняются мало.

На фиг. 2 приведены графики зависимостей  $K_I(k)$  при  $\lambda = 0.25$  и  $\lambda = 0.5$  для равномерной нагрузки — сплошная линия и сосредоточенной силы — пунктирная. Они показывают слабую зависимость  $K_I$  от степени анизо-

Таблица 1

| $k$   | 0.01  | 0.06  | 0.1   | 0.2   | 0.3   | 0.4      | 0.5   |
|-------|-------|-------|-------|-------|-------|----------|-------|
| $N_1$ | 0.417 | 0.446 | 0.469 | 0.507 | 0.536 | 0.556    | 0.572 |
| $N_2$ | 0.329 | 0.364 | 0.386 | 0.426 | 0.450 | 0.461    | 0.471 |
| $N_3$ | 0.282 | 0.317 | 0.337 | 0.368 | 0.382 | 0.386    | 0.392 |
| $k$   | 0.6   | 0.7   | 0.8   | 0.9   | 0.99  | 1 [3, 4] |       |
| $N_1$ | 0.582 | 0.588 | 0.592 | 0.594 | 0.595 | 0.595    |       |
| $N_2$ | 0.476 | 0.478 | 0.480 | 0.481 | 0.481 | 0.481    |       |
| $N_3$ | 0.394 | 0.395 | 0.396 | 0.396 | 0.396 | 0.396    |       |

тропии. На этой же фигуре точками отмечены значения, полученные в работе [7]. На фиг. 3 даны графики относительной погрешности  $\delta$ , получающейся при использовании изотропной тарировки для ортотропного материала.

Вычисленные по литературным данным значения  $k$  для ряда распространенных анизотропных материалов лежат в следующих пределах: древесина 0.2–0.5 [7, 14, 15], стеклопластик 0.25–0.3 [15, 16], углепластик 0.1–0.2 [15, 17]. Эти величины получены для плоского напряженного состояния, при переходе к плоской деформации значение  $k$  несколько изменяется (для углепластика [17], например, с 0.17 до 0.15).

Таким образом, согласно фиг. 2, видно, что применение изотропной тарировки для случая равномерной нагрузки даст ошибку при  $\lambda \leq 0.25$  для

Таблица 2

| $k$   | 0.01  | 0.06  | 0.1   | 0.2   | 0.3   | 0.4   | 0.5   |
|-------|-------|-------|-------|-------|-------|-------|-------|
| $N_1$ | 0.835 | 0.891 | 0.932 | 1.014 | 1.073 | 1.112 | 1.144 |
| $N_2$ | 0.624 | 0.691 | 0.735 | 0.815 | 0.863 | 0.888 | 0.910 |
| $N_3$ | 0.500 | 0.564 | 0.600 | 0.649 | 0.666 | 0.666 | 0.670 |
| $k$   | 0.6   | 0.7   | 0.8   | 0.9   | 0.99  | 1 [°] |       |
| $N_1$ | 1.164 | 1.177 | 1.184 | 1.188 | 1.190 | 1.190 |       |
| $N_2$ | 0.921 | 0.928 | 0.932 | 0.933 | 0.934 | 0.934 |       |
| $N_3$ | 0.669 | 0.668 | 0.667 | 0.666 | 0.666 | —     |       |

древесины и стеклопластика менее 0.6%, для углепластика от 0.5% до 1%, а при  $\lambda \leq 0.5$  соответственно менее 2.2% и от 2.2% до 3.3%.

Приведенные данные дают основания для использования изотропной  $K$ -тарировки при вычислении коэффициента интенсивности напряжений даже для сильно анизотропных материалов. В практическом отношении применение изотропной тарировки проще анизотропной, так как при этом не требуется знания полной системы упругих констант материала.

Поступила 5 X 1973

## ЛИТЕРАТУРА

1. Irwin G. B. Analysis of stresses and strains near the end of a crack traversing a plate. *J. Appl. Mech.*, 1957, vol. 24, No. 3.
2. Баренблатт Г. И., Черепанов Г. П. О влиянии границ тела на развитие трещин хрупкого разрушения. *Изв. АН СССР. ОТН. Механика и машиностроение*, 1960, № 3.
3. Isida M. Stress intensity factors for tension of an eccentrically cracked strip. *Trans. ASME, Ser. E. J. Appl. Mech.*, 1966, vol. 33, No. 3.
4. Гольдштейн Р. В., Рысков И. Н., Салганик Р. Л. Центральная поперечная трещина в упругой полосе. *Изв. АН СССР. МТТ*, 1969, № 4.
5. Bueckner H. F. Weight function for the notched bar. *Z. angew. Math. und Mech.*, 1971, Bd 51, H 2.
6. Hayes D. J. A practical application of Bueckner's formulation for determining stress intensity factors for cracked bodies. *Internat. J. Fracture Mech.*, 1972, vol. 8, No. 2.
7. Walsh P. F. Linear fracture mechanics in ortotropic materials. *Engng Fracture Mech.*, 1972, vol. 4, No. 3.
8. Bowie O. L., Neal D. M. A note on the central crack in a uniformly stressed strip. *Engng Fracture Mech.*, 1970, vol. 2, No. 2.
9. Bowie O. L., Freese C. E. Central crack in plane ortotropic rectangular sheet. *Internat. J. Fracture Mech.*, 1972, vol. 8, No. 1.



10. *Wilson W. K.* Numerical method for determining stress intensity factors of an interior crack in a finite plate. Trans. ASME, Ser. D. J. Basic Engng, 1974, vol. 93, No. 4.
11. *Лезницкий С. Г.* Теория упругости анизотропного тела. М.—Л., Гостехиздат, 1950.
12. *Галин Л. А.* Контактные задачи теории упругости. М.—Л., Гостехиздат, 1953.
13. *Уфлянд Я. С.* Интегральные преобразования в задачах теории упругости. М.—Л., Изд-во АН СССР, 1963.
14. *Мухомелишвили Н. И.* Сингулярные интегральные уравнения. М., «Наука», 1968.
15. *Harrison N. L.* Strain energy release rate for turning cracks. Fibre Sci. and Technology, 1972, vol. 5, No. 3.
16. *Gandhi K. R.* Analysis of an inclined crack centrally placed in an orthotropic rectangular plate. J. Strain Analysis, 1972, vol. 7, No. 3.
17. *Kelly A.* Interface effects and the work of fracture of a fibrous composite. Proc. Roy. Soc. London A, 1970, No. 319.