

МЕХАНИКА
ТВЕРДОГО ТЕЛА
№ 6 · 1984

УДК 539.3

О ТРЕЩИНЕ НОРМАЛЬНОГО ОТРЫВА В УПРУГОЙ СРЕДЕ
ПОД ДЕЙСТВИЕМ ГАРМОНИЧЕСКОЙ ВОЛНЫ

ГОЛЬДШТЕИН Р. В., КАПЦОВ А. В.

Методом последовательных приближений решается пространственная задача о воздействии гармонической волны на трещину, занимающую плоскую область в безграничной упругой среде. На примере эллиптической трещины нормального отрыва в первом приближении вычисляется коэффициент интенсивности напряжений для низких частот (длина волны больше размеров трещины) и определяется область сходимости метода. В случае трещины, занимающей круговую область, приводится сравнение с известным численным решением, показывающее эффективность полученных формул до частот, близких к резонансным.

1. Рассмотрим безграничную упругую среду с трещиной, в которой распространяется гармоническая волна смещений и напряжений, задаваемая соответственно законами $(u_j^{\text{inc}}(x), \sigma_{ij}^{\text{inc}}(x)) \exp(-i\omega t)$. На основании принципа суперпозиции полное волновое поле можно представить в виде суммы падающей волны, распространяющейся в сплошном теле, и поля рассеянной волны, вызываемой приложением к поверхностям трещины усилий

$$t_j^{\pm}(x, t) = \exp(-i\omega t) t_j^{\pm}(x), \quad t_j^{\pm}(x) = -n_k^{\pm} \sigma_{jh}^{\text{inc}}(x) \quad (1.1)$$

где n_k^+ — внешняя нормаль по отношению к области вне трещины.

Для волны рассеяния сформулируем следующую задачу. Пусть трещина занимает плоскую область G (площади G) в плоскости $x_3=0$ и к верхней и нижней ее поверхностям приложены равные и противоположные направленные усилия $t_j^{\pm}(x, t)$ ($t_j^+(x, t) + t_j^-(x, t) = 0$ на поверхности трещины). Скачок смещений на поверхности трещины $\Delta b_j(x) = b_j^+(x) - b_j^-(x)$ равен нулю вне области G .

Эта задача с помощью динамического аналога теоремы взаимности Бетти сводится к независимой системе интегродифференциальных уравнений относительно скачков смещений для трещины нормального отрыва (которая будет рассматриваться в дальнейшем) и трещины сдвига [1].

С помощью обобщенного преобразования Фурье по переменным $x = (x_1, x_2)$ с параметром $\xi = (\xi_1, \xi_2)$:

$$\tilde{f}(\xi) = \iint_{-\infty}^{\infty} f(x) \exp[i(\xi_1 x_1 + \xi_2 x_2)] dx_1 dx_2 \quad (1.2)$$

$$f(x) = \frac{1}{(2\pi)^2} \iint_{-\infty}^{\infty} \tilde{f}(\xi) \exp[-i(\xi_1 x_1 + \xi_2 x_2)] d\xi_1 d\xi_2$$

интегродифференциальные уравнения задачи о трещине нормального отрыва

рыва представляются в виде

$$t_3(\mathbf{x}) = A^* \Delta b_3 + A_\omega * \Delta b_3 \quad (1.3)$$

$$A^* \Delta b_3 = -\frac{1}{(2\pi)^2} \iint_{-\infty}^{\infty} \exp[-i(\xi_1 x_1 + \xi_2 x_2)] A \Delta b_3 \, d\xi_1 \, d\xi_2$$

$$A_\omega * \Delta b_3 = -\frac{1}{(2\pi)^2} \iint_{-\infty}^{\infty} \exp[-i(\xi_1 x_1 + \xi_2 x_2)] A_\omega \Delta b_3 \, d\xi_1 \, d\xi_2$$

$$A = \frac{\mu}{2(1-v)} |\xi|, \quad A_\omega = A + \frac{\mu}{2\beta^2} \left[\frac{(\beta^2 - 2|\xi|^2)^2}{\sqrt{|\xi|^2 - |\alpha|^2}} - 4|\xi|^2 \sqrt{|\xi|^2 - \beta^2} \right]$$

$$|\xi|^2 = \xi_1^2 + \xi_2^2, \quad \beta = \omega / c_s, \quad \alpha = \omega / c_d, \quad c_s = (\mu / \rho)^{1/2}$$

$$c_d = [(\lambda + 2\mu) / \rho]^{1/2}$$

где λ, μ — коэффициенты Ламе, v — коэффициент Пуассона, причем $A_\omega \rightarrow 0$ при $\omega \rightarrow 0$. В этом случае уравнение (1.3) переходит в уравнение статической задачи. Если положить в (1.3) $t_3(\mathbf{x}) = 0$, то приходим к известному уравнению для волны Рэлея, распространяющейся по границе свободного полупространства, из которого можно найти связь ω и $|\xi|$.

Введем безразмерные переменные: $y_1 = x_1 / d$, $\tau_1 = d\xi_1$, $\gamma = 1, 2$, $d^2 = G / \pi$, $q_3(y) = t_3(\mathbf{x}) / \mu$, $\Delta u_3(y) = \Delta b_3(\mathbf{x}) / d$. Учитывая, что

$$b_3(\xi) = d^3 \iint_{G_{K_1}} u(y) \exp[i(\tau_1 y_1 + \tau_2 y_2)] dy_1 dy_2 = d^3 u(\tau) \quad (1.4)$$

где G_{K_1} — безразмерная площадь, по величине равная площади круга единичного радиуса, перепишем (1.3):

$$q_3(y) = (A^* + A_h^*) \Delta u_3$$

$$A^* \Delta u_3 = -\frac{1}{(2\pi)^2} \iint_{-\infty}^{\infty} \exp[-i(y_1 \tau_1 + y_2 \tau_2)] A \Delta u_3(\tau) d\tau_1 d\tau_2 \quad (1.5)$$

$$A_h \Delta u_3 = -\frac{1}{(2\pi)^2} \iint_{-\infty}^{\infty} \exp[-i(y_1 \tau_1 + y_2 \tau_2)] A_h \Delta u_3(\tau) d\tau_1 d\tau_2$$

$$A = |\tau| / (2(1-v)), \quad |\tau|^2 = \tau_1^2 + \tau_2^2$$

$$A_h = A + \frac{1}{2h^2} \left[\frac{(h^2 - 2|\tau|^2)^2}{\sqrt{|\tau|^2 - s^2}} - 4|\tau|^2 \sqrt{|\tau|^2 - h^2} \right]$$

где $h = \beta d$ определяет отношение характерного размера трещины к длине поперечной упругой волны, соответствующей данной частоте осцилляции, а $s = \alpha d$.

Будем искать решение задачи (2.3), (1.5) методом последовательных приближений, взяв за нулевое приближение решение статической задачи, считая известным разрешающий оператор R^* , обратный A^* , такой, что

$$\Delta u_3^0 = R^* q_3 \quad (1.6)$$

Тогда скачок смещений и нагрузка, соответствующая этому скачку

смещений для статической задачи, представляются в виде

$$\Delta u_3 = \Delta u_3^\circ + \sum_{h=1}^{\infty} (-R^* A_h^*) \Delta u_3^\circ \quad (1.7)$$

$$A \Delta u_3 = q_3 - \sum_{h=0}^{\infty} A_h^* (-R^* A_h^*)^h \Delta u_3^\circ$$

2. Метод последовательных приближений, а следовательно, и ряды в (1.7) сходятся при достаточно малых значениях параметра h . Получим условия сходимости метода. Отметим вначале, что решение псевдодифференциального уравнения (1.5) существует и единствено в $H_{1/2}(G_{K_1})$ при $q_3 \in H_{-1/2}(G_{K_1})$ [2].

Введем оператор B^* , такой, что

$$B^* \Delta u_3 = R^* q_3 - R^* A_h^* \Delta u_3 \quad (2.1)$$

Найдем условия, при которых оператор B^* сжимающий, т. е.

$$\|B^*(v^{(1)} - v^{(2)})\|_{\eta_2} \leq \theta \|v^{(1)} - v^{(2)}\| \quad (0 < \theta < 1) \quad (2.2)$$

Рассмотрим вначале величину

$$\|B^*(v^{(1)} - v^{(2)})\|_{\eta_2} = \|R^* A_h^* (v^{(1)} - v^{(2)})\|_{\eta_2} \quad (2.3)$$

Покажем, что для операторов R^* и K^* :

$$\|R^* K^* (v^{(1)} - v^{(2)})\|_{\eta_2} \leq \frac{\sqrt{1-\kappa}}{\kappa} \|K^* (v^{(1)} - v^{(2)})\|, \quad \kappa = \frac{\lambda(K_1)}{1+\lambda(K_1)} \quad (2.4)$$

где $\lambda(K_1)$ — наименьшее собственное значение оператора $P_{K_1} Au$, P_{K_1} — оператор сужения на область K_1 — круг единичного радиуса.

Для этого воспользуемся следующим изопериметрическим неравенством, доказанным в [3]: для бесконечной среды с плоской трещиной нормального отрыва заданной площади величина $\lambda(G_{K_1})$ принимает минимальное значение в случае круговой трещины, т. е.

$$\lambda(G_{K_1}) \geq \lambda(K_1) \quad (2.5)$$

Там же показано, что оператор (Au, u) коэрцитивен

$$(Av, v) = \frac{1}{(2\pi)^2} \iint_{G_{K_1}} |\tau| |v(\tau)|^2 d\tau_1 d\tau_2 \geq \lambda_1(G_{K_1}) \|v\|^2 \geq \lambda_1(K_1) \|v\|^2$$

Поскольку

$$(Av, v) = \kappa (Av, v) + (1-\kappa) (Av, v) \geq \kappa (Av, v) + (1-\kappa) \lambda(K_1) \|v\|^2 \quad (2.7)$$

подберем κ так, чтобы $\kappa = (1-\kappa) \lambda(K_1)$. По определению

$$\|v\|_{\eta_2}^2 = \frac{1}{(2\pi)^2} \iint_{-\infty}^{\infty} (1+|\tau|) |v(\tau)|^2 d\tau_1 d\tau_2 = \|v\|^2 + (Av, v) \quad (2.8)$$

С учетом (2.7) из (2.8) получаем

$$(Av, v) \geq \kappa \|v\|_{\eta_2}^2 \quad (2.9)$$

С другой стороны, из (2.8) с учетом (2.9) следует

$$\|v\|_{\eta_2}^2 (1-\kappa) \geq \|v\|^2 \quad (2.10)$$

С помощью неравенства Коши – Буняковского имеем

$$(Av, v) \leq \|v\| \|q_3\| \quad (2.11)$$

Из (2.11), учитывая (2.9), (2.10), получаем

$$\|v\|_{\eta_2}^2 \leq \frac{1}{\kappa} \|v\| \|q_3\| \leq \frac{\sqrt{1-\kappa}}{\kappa} \|v\|_{\eta_2} \|q_3\| \quad (2.12)$$

или, положив $q_3 = K^*(v^{(1)} - v^{(2)})$ и учитывая, что $v = R^* q_3$:

$$\|R^* K^*(v^{(1)} - v^{(2)})\|_{\eta_2} \leq \frac{\sqrt{1-\kappa}}{\kappa} \|K^*(v^{(1)} - v^{(2)})\| \quad (2.13)$$

Таким образом, для операторов A_h^* и B^* имеем

$$\|B^*(v^{(1)} - v^{(2)})\|_{\eta_2} \leq \frac{\sqrt{1-\kappa}}{\kappa} \|A_h^*(v^{(1)} - v^{(2)})\| \quad (2.14)$$

Оценим норму в правой части (2.14). По определению

$$\begin{aligned} \|A_h^* v\| &= \left[\iint_{G_{K_1}} (A_h v)^2 dy_1 dy_2 \right]^{\eta_2} \leq \max |A_h v| \sqrt{\pi} \\ |A_h v| &= \frac{1}{(2\pi)^2} |J|, \quad J = \iint_{-\infty}^{\infty} A_h(\tau) v^\sim(\tau) \exp[-i(y_1 \tau_1 + y_2 \tau_2)] d\tau_1 d\tau_2 \end{aligned} \quad (2.15)$$

Введем

$$A_h^\circ = h^2 C / |\tau|, \quad C = (8v^2 - 12v + 7) / (16(1-v)^2) \quad (2.17)$$

Тогда

$$|J| \leq |J_1| + |J_2| \quad (2.18)$$

$$J_1 = \iint_{-\infty}^{\infty} (A_h - A_h^\circ) v^\sim \exp[-i(y_1 \tau_1 + y_2 \tau_2)] d\tau_1 d\tau_2$$

$$J_2 = \iint_{-\infty}^{\infty} A_h^\circ v^\sim \exp[-i(y_1 \tau_1 + y_2 \tau_2)] d\tau_1 d\tau_2$$

$$|J_1| \leq I_1 \iint_{G_{K_1}} v dy_1 dy_2 \leq I_1 \|v\| \sqrt{\pi} \leq I_1 \sqrt{\pi} \sqrt{1-\kappa} \|v\|_{\eta_2} \quad (2.19)$$

$$I_1 = \iint_{-\infty}^{\infty} |A_h - A_h^\circ| d\tau_1 d\tau_2$$

Раскладывая разность $A_h - A_h^\circ$ в ряд по $|\tau|$, интегрируя почленно получившееся выражение и мажорируя его, получаем следующую оценку:

$$I_1 \leq 6,2\pi h^3, \quad J_1 \leq C_1 \|v\|_{\eta_2}, \quad C_1 = 6,2\pi^{\eta_2} h^3 \sqrt{1-\kappa} \quad (2.20)$$

Из (2.18) следует

$$J_2 = CI, \quad I = \iint_{-\infty}^{\infty} \frac{v^\sim(\tau) \exp[-i(y_1 \tau_1 + y_2 \tau_2)]}{|\tau|} d\tau_1 d\tau_2 \quad (2.21)$$

Для оценки последнего интеграла введем функцию $\chi(\tau)$, такую, что $\chi(\tau) = 1$ ($0 \leq |\tau| \leq 1$), $\chi(\tau)$ – бесконечно дифференцируема ($1 \leq |\tau| \leq 2$), $\chi(\tau) = 0$ ($2 \leq |\tau|$).

В этом случае $I=I_2+I_3$:

$$I_2 = \iint_{-\infty}^{\infty} \frac{v^*(\tau) (1-\chi(\tau))}{|\tau|} \exp[-i(y_1\tau_1+y_2\tau_2)] d\tau_1 d\tau_2$$

$$I_3 = \iint_{-\infty}^{\infty} \frac{v^*(\tau)\chi(\tau)}{|\tau|} \exp[-i(y_1\tau_1+y_2\tau_2)] d\tau_1 d\tau_2 \quad (2.22)$$

Оценивая интегралы I_2 , I_3 , имеем

$$|I_2| = \iint_{-\infty}^{\infty} |v^*(\tau)| (1+|\tau|)^{\frac{1}{2}} \frac{1-\chi(\tau)}{|\tau|(1+|\tau|)^{\frac{1}{2}}} d\tau_1 d\tau_2 \leq C_2 \|v\|_{\frac{1}{2}}$$

$$C_2 = \left[\iint_{-\infty}^{\infty} \frac{(1-\chi(\tau))^2}{|\tau|^2(1+|\tau|)} \right]^{\frac{1}{2}} \leq (2\pi \ln 2)^{\frac{1}{2}} \quad (2.23)$$

$$|I_3| \leq \max |v^*(\tau)| \int_{-\infty}^{\infty} \frac{\chi(\tau)}{|\tau|} d\tau_1 d\tau_2 \leq C_3 \|v\|_{\frac{1}{2}}$$

$$C_3 = 4\pi^{\frac{3}{2}} \sqrt{1-\kappa}$$

Из (2.17), (2.20), (2.23) получаем

$$\|J\| \leq (C_1 + C_2 + C_3) \|v\|_{\frac{1}{2}} \quad (2.24)$$

$$C_2 = \frac{8v^2 - 12v + 7}{16(1-v)^2} (2\pi \ln 2)^{\frac{1}{2}} h^2$$

$$C_3 = \frac{8v^2 - 12v + 7}{4(1-v)^2} \pi^{\frac{3}{2}} \sqrt{1-\kappa} h^2$$

Из (2.15), (2.16), (2.24) следует

$$\|A_h * v\| \leq \frac{1}{4} (C_1 + C_2 + C_3) \|v\|_{\frac{1}{2}} \pi^{-\frac{3}{2}} \quad (2.25)$$

а из (2.14), (2.25)

$$\|B^*(v^{(1)} - v^{(2)})\|_{\frac{1}{2}} \leq \theta \|v^{(1)} - v^{(2)}\|_{\frac{1}{2}} \quad (2.26)$$

$$\theta = \frac{\sqrt{1-\kappa}}{4\kappa\pi^{\frac{3}{2}}} (C_1 + C_2 + C_3)$$

Подставляя вместо $v^{(1)}$, $v^{(2)}$ в (2.26) $\Delta u_3^{(1)}$, $\Delta u_3^{(2)}$, величину $\lambda_1(K_1)=2$ (см. [3]), получаем условие сходимости метода последовательных приближений $\theta=0,44h^2+0,77h^3<1$; откуда $h \leq 0,9$ и $\lambda_s/d \geq 7$. Таким образом, если длина волны λ_s больше семи характерных размеров трещины d , то метод последовательных приближений заведомо сходится. Как будет видно ниже, уже первый член разложения (1.7) хорошо приближает решение и при существенно меньшем отношении λ_s/d .

3. Оценим в первом приближении изменение коэффициента интенсивности напряжений под действием гармонически меняющихся усилий, приложенных к поверхностям трещины, что будет соответствовать значениям

коэффициента интенсивности напряжений при достаточно малых h или больших по сравнению с размером трещины длии волн.

1. Для этого вычислим первую поправку Δq_3 к амплитуде нагрузки и сведем тем самым задачу о стационарных колебаниях к статической задаче о трещине с несколько измененной нагрузкой. Из (1.15) следует, что в первом приближении

$$A\Delta u_3 = q_3 + \Delta q_3 \quad (3.1)$$

$$\Delta q_3 = -\frac{1}{(2\pi)^2} \iint_{-\infty}^{\infty} A_h \Delta u_3^\circ(\tau) \exp[-i(y_1 \tau_1 + y_2 \tau_2)] d\tau_1 d\tau_2 \quad (3.2)$$

Введем Δq_3° , такое, что

$$\Delta q_3^\circ = A_h^{0*} \Delta u_3^\circ \quad (3.3)$$

Очевидно, что

$$\Delta q_3^\circ = -h^2 H_1 \iint_{G_{K_1}} \frac{\Delta u_3^\circ(x') d^2 x'}{|x-x'|}, \quad H_1 = C/(2\pi) \quad (3.4)$$

Представим (3.1) в виде

$$A\Delta u_3 = q_3 + \Delta q_3^\circ + \Delta(q_3 - q_3^\circ) \quad (3.5)$$

Ясно, что второе слагаемое в правой части (3.5) пропорционально квадрату h . Третье же слагаемое оказывается порядка $o(h^2)$. Это проверяется непосредственно путем его разложения в ряд по h . Таким образом, с точностью до члена второго порядка по h $\Delta q_3 = \Delta q_3^\circ$ и выражается формулой (3.4).

2. Вычислим значение коэффициента интенсивности напряжений для трещины, занимающей плоскую область G_{K_1} в плоскости $y_3=0$, ограниченную эллипсом $y_1'^2/a_1^2 + y_2'^2/a_2^2 \leq 1$, где $a_0 = a_0^*/d$, a_0^* — полуоси эллипса. Если к верхней и нижней поверхностям такой трещины приложить противоположно направленные вдоль оси y_3 нагрузки величины $q = \text{const}$, то скачок смещений Δu_3° выражается формулой [4]:

$$\Delta u_3^\circ(y_1, y_2) = 2D\sqrt{1 - y_1'^2/a_1^2 - y_2'^2/a_2^2} \quad (3.6)$$

$$D = qa_2(1-v)/E(k), \quad k = (a_1^2 - a_2^2)/a_1^2, \quad a_1 > a_2 \quad (3.7)$$

где $E(k)$ — эллиптический интеграл II рода.

Подставляя (3.6) в (3.4), имеем

$$\Delta q_3 = -H h^2 \iint_{G_{K_1}} \frac{1}{|y-y'|} \sqrt{1 - \frac{y_1'^2}{a_1^2} - \frac{y_2'^2}{a_2^2}} dy_1' dy_2', \quad H = DH_1 \quad (3.8)$$

Вычисляя интеграл в (3.8), получаем

$$\iint_{G_{K_1}} \sqrt{1 - \frac{y_1'^2}{a_1^2} - \frac{y_2'^2}{a_2^2}} [(y_1 - y_1')^2 + (y_2 - y_2')^2]^{-1/2} dy_1' dy_2' = A_1 y_1^2 + A_2 y_2^2 + A_3 \quad (3.9)$$

$$A_1 = -\frac{\pi a_2}{k^2 a_1^2} [K(k) - E(k)], \quad A_2 = -\frac{\pi}{a_2 k^2} [K(k) k'^2 - E(k)]$$

$$A_3 = \pi a_2 K(k), \quad k'^2 = 1 - k^2$$

где $K(k)$ — эллиптический интеграл I рода.

На поверхности трещины выполняются условия

$$q_3 = -q^t, \quad q^t = A_{00} + A_{20} y_1^2 + A_{02} y_2^2 \quad (3.10)$$

$$A_{00} = q + H A_3 h^2, \quad A_{20} = H A_1 h^2, \quad A_{02} = H A_2 h^2$$

Коэффициент интенсивности напряжений вычисляется по обычным формулам [5] для нагрузки (3.10) и выражается формулой

$$K_I = \frac{8}{a_1 a_2} \left(\frac{\pi}{a_1 a_2} \right)^{1/2} (a_1^2 \sin^2 \theta + a_2 \cos^2 \theta)^{1/4} \left(C_{00} - \frac{4C_{02}}{a_2^2} \sin^2 \theta - \frac{4C_{02}}{a_1^2} \cos^2 \theta \right) \quad (3.11)$$

а коэффициенты C_{00} , C_{20} , C_{02} вычисляются из системы уравнений

$$\begin{aligned} L_{11}C_{00} + L_{12}C_{20} + L_{13}C_{02} &= 1/2A_{00} \\ L_{22}C_{20} + L_{23}C_{02} &= 1/2A_{20}, \quad L_{32}C_{20} + L_{33}C_{02} = 1/2A_{02} \\ L_{11} &= \frac{4E(k)}{a_1 a_2^2}, \quad L_{12} = \frac{8[k'^2 K(k) - (1-2k^2)E(k)]}{a_1^3 a_2^2 k^2} \\ L_{13} &= \frac{8[(1+k^2)E(k) - k'^2 K(k)]}{a_1 a_2^4 k^2} \\ L_{22} &= 8 \left[\left(3 - 8k^2 + \frac{2}{k^2} \right) E(k) - 2k'^2 \left(2 + \frac{1}{k^2} \right) K(k) \right] / (a_1^5 a_2^2 k^2) \\ L_{23} &= \frac{8[k'^2(2-k^2)K(k) - 2(k'^2+k^4)E(k)]}{a_1^3 a_2^4 k^4}, \quad L_{32} = L_{23} \\ L_{33} &= \frac{8[2(3k^2-1)K(k) + 3k^2E(k) + (2-10k^2)E(k)/k'^2]}{a_1^3 a_2^4 k^4} \end{aligned} \quad (3.13)$$

3. Для примера рассмотрим круговую трещину нормального отрыва. Выполняя предельный переход при $a_2, a_1 \rightarrow a$ в (3.13), имеем

$$\begin{aligned} L_{11} &= 2\pi/a^3, \quad L_{12} = 6\pi/a^5, \quad L_{13} = L_{12} \\ L_{22} &= -45\pi/(2a^7), \quad L_{23} = -15\pi/(2a^7), \quad L_{32} = L_{23}, \quad L_{33} = L_{22} \end{aligned} \quad (3.14)$$

Пригрузка в этом случае выражается формулой

$$\begin{aligned} \Delta q_3 &= x_1 h^2 q (a - (y_1^2 + y_2^2)/(2a)) \\ x_1 &= (8v^2 - 12v + 7)/(32(1-v)) \end{aligned} \quad (3.15)$$

Величина пригрузки максимальна в центре трещины и минимальна на ее границе. Из (3.15) следует, что $\Delta q_3 \max = x_1 h^2 a q$, $\Delta q_3 \min = x_1 h^2 a q/2$, $\Delta q_3 \min / \Delta q_3 \max = 1/2$. Подставляя 3.15 в (3.12) и вычисляя C_{00} , C_{20} , C_{02} , с помощью (3.11) получаем

$$K_I = K_I^\circ (1 + \psi h^2) \quad (3.16)$$

где K_I° – статический коэффициент интенсивности напряжений для нагрузки величины q

$$K_I^\circ = 2(a/\pi)^{1/2} q, \quad \psi = (8v^2 - 12v + 7)/(24(1-v)) \quad (3.17)$$

Коэффициент при h^2 совпадает с аналогичным коэффициентом из [6].

Для $v=0,1$ $K_I/K_I^\circ = 1+0,61x^2$, а для $v=0,25$ $K_I/K_I^\circ = 1+0,75x^2$.

Сравнение отношения коэффициентов интенсивности с значениями, полученными путем численного решения этой задачи [7], показывает, что при $x=0,3$ результаты, полученные по (3.17), согласуются с численным решением с точностью до 4%, а при $x=0,75$ – с точностью до 10%. Максимальное же значение K_I , как это следует из численного решения, соответствует примерно $x=1$. Таким образом, асимптотические формулы (3.17) хорошо описывают восходящий участок куполообразной кривой зависимости K_I от h почти вплоть до его максимального значения.

Рассмотрим изменение K_I при стационарных нагрузках с малой частотой для эллиптических трещин с разными отношениями полусосей.

Для $k'=0,8$ при $v=0,5$ получаем $C_{00}=0,055qa_1^3 + 0,08a_1^5h^2q$, $C_{20}=3,4 \cdot 10^{-4} a_1^7h^2q$, $C_{02}=1,4 \cdot 10^{-4} a_1^7h^2q$, а для $k'=0,6$ при том же значении v $C_{00}=0,035a_1^3q + 2,8 \cdot 10^{-3} a_1^5h^2q$, $C_{20}=2 \cdot 10^{-4} a_1^7h^2q$, $C_{02}=2,5 \cdot 10^{-5} a_1^7h^2q$.

Для коэффициентов интенсивности имеем в первом и во втором случаях соответственно

$$K_I = 7,89a_1^{1/2} (\sin^2 \theta + \cos^2 \theta \cdot 0,64) \left(0,055 + 0,27 \frac{a_1^2}{\lambda_s^2} - 0,02 \frac{a_1^2}{\lambda_s^2} \cos^2 \theta \right) \quad (3.18)$$

$$K_I = 12,2 a_1^{1/2} (\sin^2 \theta + \cos^2 \theta \cdot 0,36) \left(0,035 + 0,1 \frac{a_1^2}{\lambda_s^2} - 0,02 \frac{a_1^2}{\lambda_s^2} \cos^2 \theta \right)$$

Рассмотрим изменение K_I для волн длиной $\lambda_s=20a_1$. В этом случае поправка коэффициенту интенсивности за счет колебаний мала, и формулы (3.19) можно считать точными. Увеличение K_I для $k'=0,8$ и $k'=0,6$ равно соответственно 1,2% и 0,7% (для круговой трещины радиуса a это увеличение при $v=0,5$ равно 2,2%).

Таким образом, можно отметить, что для более вытянутых трещин относительное увеличение K_I меньше. Ниже приведены значения частот ω_i , соответствующие длине волны $\lambda_s=20a_1$, плотности $\rho=1,8$ г/см³ и коэффициенту Пуассона v , равному 0,5 для трех размеров трещин (первая строка соответствует $E=100$ кГ/см³, а вторая $E=1000$ кГ/см³):

a [см]	0,5	1,0	5,0
ω_i [$\Gamma_{\text{П}}$]	430	215	43
	1360	680	135

Если частота колебаний меньше указанной в выводе, то увеличение K_I не превзойдет 2,2; 1,2; 0,7% для трещин с $k'=1$; 0,8; 0,6 соответственно. Для волны $\lambda_s=10a_1$ относительное увеличение превысит указанные значения в 4 раза и будет составлять соответственно 8,8; 4,8; 3,2% для тех же значений k' .

Следует отметить, что асимптотическая зависимость K_I от частоты (параметра h) – квадратичная зависимость – лежит выше истинной зависимости и служит тем самым оценкой сверху ее истинного значения. Поэтому указанные выше увеличения K_I достигаются при более высоких частотах, чем это указано в выводе. Однако в том же диапазоне частот поправка к статическому значению K_I может оказаться больше вследствие влияния границы.

ЛИТЕРАТУРА

1. Budiansky B., Rice J. R. An integral equation for dynamic elastic response of an isolated 3-d crack. – Wave motion, 1979, v. 1, No. 3, p. 187–192.
2. Эскин Г. И. Краевые задачи для эллиптических псевдодифференциальных уравнений. М.: Наука, 1978. 232 с.
3. Гольдштейн Р. В., Шифрин Е. И. Изопериметрические неравенства и оценки некоторых интегральных характеристик решения пространственной задачи теории упругости для тела с плоскими трещинами нормального разрыва. – Изв. АН СССР. МТТ, 1980, № 2, с. 68–79.
4. Си Г., Либовитц Г. Математическая теория хрупкого разрушения. – В кн.: Разрушение. Т. 2. М.: Мир, 1973, с. 83–203.
5. Shah R. C., Kobayashi A. S. Stress intensity factor for an elliptical crack under arbitrary normal loading. – Eng. Fract. Mech., 1971, v. 3, No. 1, p. 71–96.
6. Mal A. K. Dynamic stress intensity factor for an axisymmetric loading of the penny shaped crack. – Internat. J. Engng. Sci., 1968, v. 6, No. 11, p. 623–630.
7. Sih G. C., Loeber J. F. Normal compression and radial shear waves scattering at a penny shaped crack in an elastic solid. – J. Acoust. Soc. Amer., 1969, v. 46, No. 3, p. 711–721.

Москва

Поступила в редакцию
25.XI.1983