

УДК 539.3

КОСОО СОУДАРЕНИЕ ДВУХ РАЗНОРОДНЫХ
 УПРУГИХ ПОЛОС В ДОЗВУКОВОМ РЕЖИМЕ

САЖИН В. В.

Рассматривается задача об установившемся движении упругих полос при не-симметричном соударении под малым углом. В пространстве изображений задача сводится к обобщенной задаче Римана и решается методом факторизации. Численно исследованы действительные корни дисперсионного уравнения, определяющие (для малых скоростей) структуру однородных волн в составной упругой полосе, на границе раздела которой выполнено условие контакта с проскальзыванием без трения. Дозвуковой диапазон скоростей движения точки контакта разбивается, вообще говоря, на пять интервалов: в каждом из них решение имеет свою структуру. Выявлено асимптотическое поведение нормального напряжения и скоростей обеих полос вблизи точки контакта и на бесконечности. В некоторых интервалах скоростей напряжения осциллируют, и тогда решение может быть использовано для оценки величин растягивающих напряжений и определения положения точки возможного отрыва.

1. Постановка задачи. Две упругие полосы из разных материалов ($0 \leq y \leq 1$ — среда 1, $-h_2 \leq y \leq 0$ — среда 2, $|x| < \infty$) соударяются под малым углом так, что скорость точки контакта s дозвуковая. При $x < 0$, $y = 0$ поставим условие контакта с проскальзыванием (трение отсутствует); при $x > 0$, $y = 0$ и $y = 1$, $-h_2$, $|x| < \infty$ полосы не нагружены; при $x \rightarrow \infty$ задана скорость взаимного сближения упругих полос v_0 . Движение в декартовой системе координат xOy , связанной с краем области контакта, предполагаем установившимся, а относительную касательную скорость — малой (далее в уравнениях ею пренебрегаем по сравнению с волновыми скоростями). Уравнения для продольных $\varphi^{(j)}$ и поперечных $\psi^{(j)}$ потенциалов скоростей ($j=1, 2$) имеют вид ($j=1, 2$ — суммирование по j отсутствует)

$$r_j^2 \varphi_{xx}^{(j)} + \varphi_{yy}^{(j)} = 0, \quad s_j^2 \psi_{xx}^{(j)} + \psi_{yy}^{(j)} = 0 \quad (1.1)$$

$$r_j = \sqrt{1 - c^2/c_{lj}^2}, \quad s_j = \sqrt{1 - c^2/c_{sj}^2}$$

За единицы измерения выбраны параметры среды 1: толщина полосы h_1^0 , ее плотность ρ_1^0 , скорость поперечных волн c_{s1}^0 и $2\mu_1^0$, где μ_1^0 — модуль сдвига первой среды; c_{lj} и c_{sj} , $j=1, 2$ — безразмерные скорости продольных и поперечных волн ($c_{s1}=1$). Для касательных (u_j) и нормальных (v_j) скоростей, а также для нормальных ($\sigma^{(x)}$, σ) и касательной (τ) компонент тензора напряжений имеем формулы

$$u_j = \varphi_x^{(j)} + \psi_y^{(j)}, \quad v_j = \varphi_y^{(j)} - \psi_x^{(j)} \quad (1.2)$$

$$c\sigma_x^{(x)} = \gamma_j (\varphi_{yy}^{(j)} - \psi_{xy}^{(j)}) - 1/2 \rho_j c_{lj}^2 \Delta \varphi^{(j)}$$

$$c\tau_x = \gamma_j [1/2 (\psi_{xx}^{(j)} - \psi_{yy}^{(j)}) - \varphi_{xy}^{(j)}]$$

$$c\sigma_x = \gamma_j (\varphi_{xx}^{(j)} + \psi_{xy}^{(j)}) - 1/2 \rho_j c_{lj}^2 \Delta \varphi^{(j)}$$

$$\gamma_j = \mu_j / \mu_1 \quad (j=1, 2), \quad \rho_1 = 1$$

Задача будет рассматриваться для диапазона скоростей $0 < c < c^*$, где $c^* = \min(c_{s1}, c_{s2})$. Краевые условия задачи имеют вид

$$\begin{aligned} \sigma = \tau = 0 & \quad (y=1, -h_2; |x| < \infty) \\ \tau = 0 & \quad (y=0, |x| < \infty) \\ \sigma = 0 & \quad (y=0, x > 0), \quad v = 0 \quad (y=0, x < 0) \end{aligned} \quad (1.3)$$

Здесь v — скачок нормальной скорости на границе раздела двух сред. Кроме указанных условий выпишем условие, выделяющее постоянную составляющую скачка скорости при $x \rightarrow \infty$

$$v_\infty = \lim_{x_1, x_2, x_2/x_1} \int_{x_1}^{x_2} \frac{v(x, 0)}{x_2 - x_1} dx = -v_0 \quad (1.4)$$

В (1.4) учтена возможность существования в решении ограниченных осциллирующих функций на бесконечности [1]. В точках $x=y=0$ и $x=\pm\infty$ следует поставить условие излучения для обеспечения единственности решения: $0 \leq w_0 < \infty$, w_0 — поток энергии в точку контакта и энергетический принцип излучения Мандельштама [2], конкретизированный далее в терминах групповых и фазовых скоростей.

2. Построение решения. Совершим преобразование Фурье всех функций по x с параметром k . Обозначим

$$\Sigma^-(k) = \int_{-\infty}^0 \sigma(x, 0) e^{ikx} dx, \quad V^+(k) = \int_0^{\infty} v(x, 0) e^{ikx} dx$$

Функция $\Sigma^-(\xi)$ аналитична в нижней полуплоскости $\xi = k + i\kappa$, а $V^+(\xi)$ — в верхней полуплоскости ξ [3]. Решив преобразованные по Фурье уравнения (1.1) с учетом (1.3) и преобразованных уравнений (1.2), получим выражения для фурье-изображений потенциалов скоростей через функцию $\Sigma^-(k)$:

$$\begin{aligned} \Phi^{(j)} = & \frac{1}{4} ic \Sigma^-(k) (\gamma_j \beta_j k)^{-1} T_j^{-1} \{ \text{sh}(\lambda_{2j} h_j) \text{sh}[\lambda_{1j}(h_j + (-1)^j y)] - \\ & - (R_j + 1) [\text{ch}(\lambda_{2j} h_j) \text{ch}[\lambda_{1j}(h_j + (-1)^j y)] - \text{ch}(\lambda_{1j} y)] \} \end{aligned} \quad (2.1)$$

$$\begin{aligned} \Psi^{(j)} = & \frac{1}{4} cr_j \Sigma^-(k) \gamma_j^{-1} \beta_j^{-2} k^{-1} (-1)^{j+1} T_j^{-1} \{ \text{ch}(\lambda_{1j} h_j) \text{sh}[\lambda_{2j}(h_j + (-1)^j y)] - \\ & - (R_j + 1) \text{sh}(\lambda_{1j} h_j) \text{ch}[\lambda_{2j}(h_j + (-1)^j y)] - (-1)^j \text{sh}(\lambda_{2j} y) \} \end{aligned}$$

$$T_j = \prod_{i=1}^2 \text{ch}^2(\frac{1}{2} \lambda_{ij} h_j) \Delta_{ij}(k), \quad \lambda_{ij} = k r_j$$

$$\lambda_{2j} = k s_j, \quad \beta_j = \frac{1}{2} (1 + s_j^2), \quad R_j = r_j s_j \beta_j^{-2} - 1$$

$$\Delta_{ij}(k) = (R_j + 1) \text{th}(\frac{1}{2} \lambda_{ij} h_j) - \text{th}(\frac{1}{2} \lambda_{Pij} h_j)$$

$$P_i = i + (-1)^{i-1} \quad (i, j = 1, 2), \quad h_1 = 1$$

где R_1 и R_2 — функции Релея для сред 1 и 2 соответственно. Используя связь потенциалов со скоростями (1.2) и краевое условие для скачка v из (1.3), приходим к следующей задаче Римана — Гильберта:

$$V^+(k) = H(k) \Sigma^-(k), \quad H(k) = -\frac{1}{8} ic^3 \gamma_2^{-1} c_{s2}^{-2} F(k) / \left(\prod_{i=1}^2 T_i \right) \quad (2.2)$$

$$\begin{aligned} F(k) = & r_1 \gamma_2 c_{s2}^2 \beta_2^2 \text{ch}^2(\frac{1}{2} \lambda_{12} h_2) \text{ch}^2(\frac{1}{2} \lambda_{22} h_2) \text{ch}(\lambda_{11}) \times \\ & \times \text{ch}(\lambda_{21}) \Delta_{31}(k) \Delta_{12}(k) \Delta_{22}(k) + r_2 \beta_1^2 \text{ch}^2(\frac{1}{2} \lambda_{11}) \text{ch}^2(\frac{1}{2} \lambda_{21}) \times \\ & \times \text{ch}(\lambda_{12} h_2) \text{ch}(\lambda_{22} h_2) \Delta_{11}(k) \Delta_{21}(k) \Delta_{32}(k) \\ & \Delta_{3j}(k) = (R_j + 1) \text{th}(\lambda_{1j} h_j) - \text{th}(\lambda_{2j} h_j) \quad (j = 1, 2) \end{aligned}$$

$$H(k) \sim 2ic^{-1}k^{-1}(1 + \rho_2^{-1}h_2^{-1}) \quad (k \rightarrow 0)$$

$$H(k) \sim \pm ic^3 S / 8\gamma_2 \beta_1^2 \beta_2^2 R_1 R_2 \quad (k \rightarrow \pm \infty)$$

$$S = -4c_{s2}^{-2} (\gamma_2 c_{s2}^2 r_1 \beta_2^2 R_2 + r_2 \beta_1^2 R_1)$$

где S — функция типа Стоунли для случая контакта двух полупространств с проскальзыванием [4]. Для решения задачи (2.2) следует выделить особенности коэффициента $H(k)$ [3, 5].

Ненулевые действительные решения уравнений $\Delta_{ij}(k) = 0$, ($i, j = 1, 2$) — полюса функции $H(k)$, которые определяют дисперсионные соотношения ($k = k(c)$) задачи о свободных колебаниях упругих полос. Это известные дисперсионные уравнения [6]: при $c < c_{Rj}$, где c_{Rj} — единственный положительный корень уравнения Релея, уравнение $\Delta_{2j}(k) = 0$ имеет два действительных, симметричных относительно нуля корня $k = \pm k_{2j}$, отвечающих собственной волне с групповой скоростью $c_g > c$, а уравнение $\Delta_{1j}(k) = 0$ не имеет ненулевых действительных корней при $c < c_{Rj}$. При $c > c_{Rj}$ уравнение $\Delta_{1j}(k) = 0$ имеет два действительных симметричных корня $k = \pm k_{1j}$, соответствующих собственной волне с $c_g < c$, а уравнение $\Delta_{2j}(k) = 0$ ненулевых действительных корней не имеет ($j = 1, 2$). Нули функции $H(k)$ или, что то же самое, функции $F(k)$ определяют дисперсионные соотношения задачи о совместных колебаниях двух упругих полос, контактирующих с проскальзыванием. Для определенности будем принимать, что $c_{R1} < c_{R2}$. Асимптотическое исследование корней уравнения $F(k) = 0$ затруднительно из-за громоздкости выражения для $F(k)$, поэтому корни найдены численно. Для определенности были рассмотрены пять пар металлов: Al — Fe, Mg — Al, Fe — Ti, W — Ti, Cu — Al и для них были рассчитаны дисперсионные кривые при различных значениях h_2 . Для первых трех пар $c^* \in [c_{R1}, c_{R2}]$, следовательно, вещественный положительный корень уравнения типа Стоунли существует и лежит в интервале $[c_{R1}, c_{R2}]$ [4]. Для двух последних пар металлов $c^* \in [c_{R1}, c_{R2}]$ и вопрос о существовании вещественного корня уравнения $S = 0$ сводится к определению знака $S(c^*)$. Если $S(c^*) \geq 0$, как и получается для обеих пар, то действительный корень существует и лежит в интервале $[c_{R1}, c^*]$. Исследование корней ограничено случаем, когда существует вещественный корень уравнения типа Стоунли. Этот случай для задачи Римана как раз является наиболее общим. Дозвуковой диапазон скоростей разбивается на максимальное число интервалов — четыре ($0 < c < c_{R1}$, $c_{R1} < c < c_s$, $c_s < c < c_{R2}$, $c_{R2} < c < c^*$, где c_s — единственный положительный корень уравнения $S = 0$), в каждом из которых решение имеет свою структуру. Если же вещественный корень c_s отсутствует, то интервалов будет на один меньше, причем в оставшихся структура решения не изменится: поэтому для общности будем рассматривать максимальное число интервалов. Приведем результаты исследования числа действительных решений уравнения $F(k) = 0$.

1. $0 < c < c_{R1}$. В этом интервале число нулей функции $F(k)$ от толщины h_2 не зависит. Единственным условием, налагаемым на толщину во всех интервалах, является условие $h_2 \sim O(1)$, которое подчеркивает, что речь идет именно о соударении полос, а не полосы с полупространством. В численных расчетах это условие реализовывалось следующим ограничением на толщину: $0,1 \leq h_2 \leq 10$. Функция $F(k)$ имеет два действительных симметричных корня $k = \pm k_{F1}$, соответствующих собственной волне с $c_g > c$. Численный расчет функции $F(k)$ производился до выхода на асимптотику при $k \rightarrow \infty$ и $k \rightarrow 0$, где знак $F(k)$ уже фиксирован

$$F(k) \sim \frac{1}{4} c_{s2}^2 (-R_1 R_2 S) \prod_{i=1}^2 \prod_{j=1}^2 \text{ch}(\lambda_{ij} h_j) \quad (k \rightarrow \infty)$$

$$F(k) \sim -\frac{1}{16} k^3 h_2 c^4 (1 + \rho_2 h_2) \prod_{j=1}^2 [(R_j + 1) r_j - s_j] r_j \quad (k \rightarrow 0)$$

Видно, что $\text{sgn } F(k) = \text{sgn}(-R_1 R_2 S)$ при $k \rightarrow \infty$ и $\text{sgn } F(k) = -1$ при $k \rightarrow 0$. Эти оценки справедливы для любых интервалов скоростей.

2. $c_{R1} < c < c_s$. Этот интервал является наиболее интересным. При малых толщинах h_2 функция $F(k)$ во всем интервале имеет два положительных корня $k = k_{F2}$, $k = k_{F3}$, соответствующих двум собственным волнам, причем первая волна, отвечающая корню $k = k_{F2}$, имеет групповую скорость меньше фазовой; другая же собственная волна ($k = k_{F3}$) имеет $c_g > c$. По мере роста h_2 в начале интервала $c_{R1} < c < c_s$ возникает область отсутствия корней $c_{R1} < c < c^0$, а в области $c^0 < c < c_s$ по-прежнему существуют два корня, отвечающие двум разбегающимся собственным волнам. При дальнейшем увеличении h_2 величина $c^0 \rightarrow c_s$ и достигает ее, т. е. во всем интервале функция $F(k) < 0$ не имеет корней. Увеличивая h_2 до предельных значений, получим, что величина c^0 уменьшается ($c_{R1} < c^0 < c_s$), т. е. при больших h_2 опять имеются две области: без корней и с двумя корнями, как и следует ожидать, поскольку поведение при малых и больших h_2 (толстая полоса падает на более тонкую или тонкая — на более толстую) не должно отличаться.

3. $c_S < c < c_{R2}$. Количество нулей функции $F(k)$ не зависит от толщины: Функция имеет два корня $k = \pm k_{F4}$, отвечающие собственной волне с $c_g < c$.

4. $c_{R2} < c < c^*$. И в этом интервале число нулей функции $F(k)$ не зависит от изменения толщины h_2 . Функция $F(k)$ имеет два корня $k = k_{F5} > 0$, $k = k_{F6} > 0$, которые соответствуют двум собственным волнам при выполнении неравенства $c_g < c$. Таким образом, решение следует искать в пяти интервалах, на которые разбивается дозвуковая область: $0 < c < c_{R1}$, $c_{R1} < c < c^0$, $c^0 < c < c_S$, $c_S < c < c_{R2}$, $c_{R2} < c < c^*$, причем в отличие от скоростей c_{R1} , c_S , c_{R2} скорость c^0 не является характерной, отвечающей распространению какого-либо вида поверхностных волн: это граница, отделяющая в интервале $c_{R1} < c < c_S$ область отсутствия корней от области существования двух корней. В зависимости от толщины h_2 величина скорости $c^0 = c^0(h_2)$ может принимать любые значения из этого интервала, в том числе и граничные.

Полученные неравенства для групповых и фазовых скоростей будут использоваться для проверки выполнения энергетического принципа излучения: в решении оставляем волны, для которых

$$c_g > c (x \rightarrow \infty), \quad c_g < c (x \rightarrow -\infty) \quad (2.3)$$

Для выделения особенностей коэффициента задачи (2.2) положим $H(k) = H_0(k)G(k)$. Функцию $H_0(k)$ выбираем таким образом, чтобы в точках $k=0, \pm\infty$ она асимптотически совпадала с $H(k)$, в точках $k = \pm k_{ij}$, $i, j=1, 2$ имела бы простые полюса, а в точках $k = \pm k_{Fn}$, $n=1 \dots 6$ обращалась бы в нуль

$$H_0(k) = A(k^2 - k_{F1}^2) \sqrt{k^6 + a^6} p_{2122}^{-1}, \quad 0 < c < c_{R1} \quad (2.4)$$

$$H_0(k) = A \sqrt{k^{10} + b^{10}} p_{1122}^{-1}, \quad c_{R1} < c < c^0$$

$$H_0(k) = A(k^2 - k_{F2}^2)(k^2 - k_{F3}^2) \sqrt{k^2 + q^2} p_{1122}^{-1}, \quad c^0 < c < c_S$$

$$H_0(k) = A(k^2 - k_{F4}^2) \sqrt{k^6 + d^2} p_{1122}, \quad c_S < c < c_{R2}$$

$$H_0(k) = A(k^2 - k_{F5}^2)(k^2 - k_{F6}^2) \sqrt{k^2 + f^2} p_{1122}^{-1}, \quad c_{R2} < c < c^*$$

$$p_{ijmn} = k(k^2 - k_{ij}^2)(k^2 - k_{mn}^2) \quad (i, j, m, n=1, 2)$$

$$A = \frac{ic^3 S}{8\gamma_2 \beta_1^2 \beta_2^2 R_1 R_2}, \quad a^3 = -a_0 \frac{k_{21}^2 k_{22}^2}{k_{F1}^2}$$

$$b^5 = a_0 k_{11}^2 k_{22}^2, \quad q = a_0 \frac{k_{11}^2 k_{22}^2}{k_{F2}^2 k_{F3}^2}, \quad d^3 = -a_0 \frac{k_{11}^2 k_{22}^2}{k_{F4}^2}$$

$$f = a_0 \frac{k_{11}^2 k_{12}^2}{k_{F5}^2 k_{F6}^2}, \quad a_0 = \frac{2i(1 + p_2^{-1} h_2^{-1})}{Ac}$$

При таком выборе $H_0(k)$ функция $G(k)$ факторизуется стандартным путем [5]:

$$G(k) = G^+(k)/G^-(k), \quad G^\pm(\xi) = \exp \Gamma(\xi), \quad G(0, \pm\infty) = 1$$

$$\Gamma(\xi) = \frac{1}{2\pi i} \int \frac{\ln G(\tau)}{\tau - \xi} d\tau \quad (2.5)$$

$$G^\pm(k) = G^{\pm h_2} \exp \Gamma_0(k), \quad \Gamma_0(k) = \frac{1}{2\pi i} \int \frac{\ln G(\tau)}{\tau - k} d\tau$$

Особые интегралы понимаются в смысле главного значения. Факторизуем радикалы в (2.4)

$$Q^\pm = [(\xi \pm a \exp(i/6\pi)) (\xi \pm a \exp(i/5\pi)) (\xi \pm a \exp(i/2\pi))]^{1/2}, \quad 0 < c < c_{R1} \quad (2.6)$$

$$Q^\pm = [(\xi \pm b \exp(i/10\pi)) (\xi \pm b \exp(i/10\pi)) (\xi \pm b \exp(i/2\pi)) \times \\ \times (\xi \pm b \exp(i/10\pi)) (\xi \pm b \exp(i/10\pi))]^{1/2}, \quad c_{R1} < c < c^0$$

$$Q^\pm = (\xi \pm iq)^{1/2}, \quad c^0 < c < c_S$$

$$Q^\pm = [(\xi \pm d \exp(i/6\pi)) (\xi \pm d \exp(i/2\pi)) (\xi \pm d \exp(i/6\pi))]^{1/2}, \quad c_S < c < c_{R2}$$

$$Q^\pm = (\xi \pm if)^{1/2}, \quad c_{R2} < c < c^*$$

Проводим разрезы из точек ветвления в бесконечность по лучам так, что их продолжение проходит через точку $\xi=0$, а ветви фиксируем условием $\sqrt{1}=1$. Учитывая (2.3)–(2.6), приведем (2.2) к виду

$$\begin{aligned} \frac{V+k(k^2-k_{21}^2)(k^2-k_{22}^2)}{AQ^+(k^2-k_{F1}^2)G^+} &= \frac{Q^-\Sigma^-}{G^-} = C_1+C_2k, \quad 0 < c < c_{R1} & (2.7) \\ \frac{V+k(k^2-k_{22}^2)}{AQ^+G^+} &= \frac{Q^-\Sigma^-}{(k^2-k_{11}^2)G^-} = C_3, \quad c_{R1} < c < c^0 \\ \frac{V+k(k^2-k_{22}^2)}{AQ^+G^+(k^2-k_{F3}^2)} &= \frac{Q^-\Sigma^-(k^2-k_{F2}^2)}{(k^2-k_{11}^2)G^-} = C_4, \quad c^0 < c < c_B \\ \frac{V+k(k^2-k_{22}^2)}{AQ^+G^+} &= \frac{Q^-\Sigma^-(k^2-k_{F4}^2)}{(k^2-k_{11}^2)G^-} = C_5+C_6k, \quad c_B < c < c_{R2} \\ \frac{V+k}{AQ^+G^+} &= \frac{Q^-\Sigma^-(k^2-k_{F5}^2)(k^2-k_{F6}^2)}{(k^2-k_{11}^2)(k^2-k_{12}^2)G^-} = C_7, \quad c_{R2} < c < c^* \end{aligned}$$

Левые и правые части равенств (2.7) являются целыми функциями. Из ограниченности потока энергии следует, что $V^+(\xi)$ и $\Sigma^-(\xi)$ должны убывать при $\xi \rightarrow \infty$ не медленнее, чем $\xi^{-1/2}$ [7]. Отсюда можно сделать вывод, что каждая часть второго, третьего и пятого равенства есть постоянная, а первого и четвертого — полином первой степени.

3. Исследование решения. При $\xi \rightarrow \infty$:

$$V^+(\xi) \sim AC_n \xi^{-1/2}, \quad \Sigma^-(\xi) \sim C_n \xi^{-1/2} \quad (n=2, 3, 4, 6, 7).$$

Тогда скачок скорости и нормальное напряжение вблизи точки $x=y=0$ [8]:

$$v(x, 0) \sim AC_n \exp(-1/4 i \pi) (\pi x)^{-1/2} \quad (x \rightarrow +0) \quad (3.1)$$

$$\sigma(x, 0) \sim C_n \exp(1/4 i \pi) (-\pi x)^{-1/2} \quad (x \rightarrow -0)$$

Отсюда можно определить поток энергии w_0 [9], нормированный на $k_1^0 k_1^0 c_{s1}^0$:

$$w_0 = c^3 SK_n^2 / 8 \gamma_2 \beta_1^2 \beta_2^2 R_1 R_2, \quad K_n = C_n \exp(1/4 i \pi) \quad (n=2, 3, 4, 6, 7)$$

Условие неотрицательности потока позволяет заключить, что $C_2=C_6=0$. Переходя к вычислению оригиналов, перепишем выражения (2.7)

$$V^+(\xi) = \frac{AC_1 Q^+(\xi) (\xi^2 - k_{F1}^2) G^+(\xi)}{\xi (\xi^2 - k_{21}^2) (\xi^2 - k_{22}^2)}, \quad \Sigma^-(\xi) = \frac{C_1 G^-(\xi)}{Q^-(\xi)}, \quad 0 < c < c_{R1}$$

$$V^+(\xi) = \frac{AC_3 Q^+(\xi) G^+(\xi)}{\xi (\xi^2 - k_{22}^2)}, \quad \Sigma^-(\xi) = \frac{C_3 G^-(\xi) (\xi^2 - k_{11}^2)}{Q^-(\xi)}, \quad c_R < c < c^0$$

$$V^+(\xi) = \frac{AC_4 Q^+(\xi) G^+(\xi) (\xi^2 - k_{F3}^2)}{\xi (\xi^2 - k_{22}^2)}, \quad \Sigma^-(\xi) = \frac{C_4 G^-(\xi) (\xi^2 - k_{11}^2)}{Q^-(\xi) (\xi^2 - k_{F2}^2)}, \quad c^0 < c < c_B$$

$$V^+(\xi) = \frac{AC_5 Q^+(\xi) G^+(\xi)}{\xi (\xi^2 - k_{22}^2)}, \quad \Sigma^-(\xi) = \frac{C_5 G^-(\xi) (\xi^2 - k_{11}^2)}{Q^-(\xi) (\xi^2 - k_{F4}^2)}, \quad c_B < c < c_{R2}$$

$$V^+(\xi) = \frac{AC_7 Q^+(\xi) G^+(\xi)}{\xi}, \quad \Sigma^-(\xi) = \frac{C_7 G^-(\xi) (\xi^2 - k_{11}^2) (\xi^2 - k_{12}^2)}{Q^-(\xi) (\xi^2 - k_{F5}^2) (\xi^2 - k_{F6}^2)}, \quad c_{R2} < c < c^*$$

Обратное интегрирование производится по контуру L , совпадающему с действительной осью всюду, за исключением окрестностей полюсов, обход которых осуществляется так: полюса $\xi=0, \pm k_{21}, \pm k_{22}$ обходятся сверху, а полюса $\xi = \pm k_{Fn}, n=2, 4, 5, 6$ — снизу. При таком обходе полюсов функций $V^+(\xi)$ и $\Sigma^-(\xi)$ собственные волны — вычеты в точках $\xi_n \neq 0$ ($\xi = \xi_n$ — полюса) — удовлетворяют принципу излучения (2.3), а условие (1.4) позволяет выделить из решения относительную скорость нормально-го соударения при $x \rightarrow \infty$ — вычет в точке $\xi=0$. Особенности функций

$V^+(\xi)$ и $\Sigma^-(\xi)$ определяют структуру оригиналов $v(x, 0)$ и $\sigma(x, 0)$. Рассмотрим поведение этих функций по интервалам.

$0 < c < c_{R1}$. Функцию $v(x, 0)$ можно представить в виде суммы постоянного слагаемого (вычет в точке $\xi=0$), двух собственных волн (сумма вычетов в точках $\xi=\pm k_{21}$ и $\xi=\pm k_{22}$), а также локального возмущения — экспоненциально исчезающей на бесконечности функции (сумма вкладов комплексных особых точек). Функция $\sigma(x, 0)$ есть локальное возмущение, т. е. исчезает при $x \rightarrow -\infty$. Для определения коэффициента C_1 в этом интервале (и остальных коэффициентов в последующих интервалах) используется условие (1.4):

$$C_1 = k_{21} k_{22} k_{F1}^{-1} D(-R_1 R_2 / S)^{1/2} \exp(i/4 \pi)$$

$$D = 2v_0 \beta_1 \beta_2 c^{-1} [\gamma_2 / (1 + \rho_2^{-1} h_2^{-1})]^{1/2}$$

Расходуемая кинетическая мощность на единицу длины $K = 1/2 c v_0^2 / (1 + \rho_2^{-1} h_2^{-1})$, поток энергии $w_0 = 0$, следовательно, вся кинетическая энергия соударения превращается в энергию собственных волн и уносится в бесконечность. Асимптотическое поведение оригиналов вблизи точки $x = y = 0$ таково:

$$v(x, 0) \sim -1/2 v_0 c^2 \beta_1^{-1} \beta_2^{-1} k_{21} k_{22} k_{F1}^{-1} [-Sx / (\pi R_1 R_2)]^{1/2} \times \\ \times [1 / \gamma_2 (1 + \rho_2^{-1} h_2^{-1})]^{1/2} \quad (x \rightarrow +0)$$

$$\sigma(x, 0) \sim -2 k_{21} k_{22} k_{F1}^{-1} D (R_1 R_2 x / \pi S)^{1/2} \quad (x \rightarrow -0)$$

$c_{R1} < c < c^0$. Функция $v(x, 0)$ разбивается на сумму постоянного слагаемого, собственной волны и локального возмущения, функция $\sigma(x, 0)$ — локальное возмущение. Асимптотики обеих функций в нуле описываются формулами (3.1), где $C_3 = k_{22}^2 k_{11}^{-1} D (R_1 R_2 / S)^{1/2} \exp(-i/4 \pi)$.

Поток энергии $w_0 = K k_{22}^2 k_{11}^{-2} < K$, т. е. энергия соударения частично локализуется в окрестности точки $x = y = 0$, а оставшаяся часть переходит в энергию собственных волн и со скоростью уносится в бесконечность.

$c^0 < c < c_S$. В решении для функции $\sigma(x, 0)$ в данном интервале присутствует собственная волна (сумма вычетов в точках $\xi = \pm k_{F2}$), которую можно выделить устремив $x \rightarrow -\infty$:

$$\sigma(x, 0) \approx k_{22} (k_{F2} - k_{11}^2) k_{11}^{-1} k_{F3}^{-1} D (R_1 R_2 / S)^{1/2} \times \\ \times \text{Im} \{ G^-(k_{F2}) \exp[-i(k_{F2} x + 1/4 \pi)] / Q^-(k_{F2}) \} \quad (x \rightarrow -\infty)$$

Из формулы видно, что нормальное напряжение на границе раздела при больших значениях $|x|$ есть осциллирующая функция: появляются растягивающие напряжения и, следовательно, возможно образование областей отрыва. Учесть отскок в рамках аналитического подхода затруднительно; однако полученное решение, во-первых, устанавливает этот факт, во-вторых, может служить для оценки интенсивности отрицательных контактных давлений и размеров истинной зоны контакта. Отмеченный дефект решения выявлен в асимптотике при $x \rightarrow -\infty$, вблизи нуля условие $\sigma \leq 0$ асимптотически выполнено. Структура же функции $v(x, 0)$ такая же, как и в предыдущем интервале. Асимптотическое поведение оригиналов вблизи нуля определено формулами (3.1), а коэффициент C_4 и поток энергии даются формулами

$$C_4 = -k_{F2} k_{22} k_{11}^{-1} k_{F3}^{-1} D (R_1 R_2 / S)^{1/2} \exp(i/4 \pi)$$

$$w_0 = K k_{F2}^2 k_{22}^2 k_{11}^{-2} k_{F3}^{-2} < K$$

$c_S < c < c_{R2}$. Функция $\sigma(x, 0)$ включает в себя только локальное возмущение и собственную волну. Выделяя ее как в предыдущем интервале, получим формулу

$$\sigma(x, 0) \sim -k_{22} (k_{F4}^2 - k_{11}^2) k_{11}^{-1} D (-R_1 R_2 / S)^{1/2} \times \\ \times \text{Im} \{ G^-(k_{F4}) \exp[-i(k_{F4} x - 1/4 \pi)] / Q^-(k_{F4}) \} \quad (x \rightarrow -\infty)$$

Функция $v(x, 0)$ разбивается на сумму постоянного слагаемого, локального возмущения и собственной волны, $w_0=0$:

$$C_5 = k_{22} k_{F4} k_{11}^{-1} D(-R_1 R_2 / S)^{1/2} \exp(i/4 i\pi)$$

Асимптотическое поведение скачка скорости и нормального напряжения таково, что они не испытывают разрыва при переходе через точку $x=y=0$:

$$v(x, 0) \sim -\frac{v_0 c^2}{2\beta_1 \beta_2} \left[-\frac{Sx}{\pi R_1 R_2 \gamma_2 (1 + \rho_2^{-1} h_2^{-1})} \right]^{1/2} \frac{k_{22} k_{F4}}{k_{11}} \quad (x \rightarrow +0)$$

$$\sigma(x, 0) \sim -2k_{22} k_{F4} k_{F1}^{-1} D[R_1 R_2 x / (\pi S)]^{1/2} \quad (x \rightarrow -0)$$

$c_{R2} < c < c^*$. Этот интервал является единственным, в котором функция $v(x, 0)$ не включает в себя собственную волну, а разбивается на сумму локального возмущения и постоянного слагаемого. Взяв вычет в точке $\xi=0$, получим выражение для коэффициента C_7 и затем потока энергии w_0

$$C_7 = -k_{F5} k_{F6} k_{11}^{-1} k_{12}^{-1} D(R_1 R_2 / S)^{1/2} \exp(i/4 i\pi)$$

$$w_0 = K k_{F5}^2 k_{F6}^2 k_{11}^{-2} k_{12}^{-2} < K$$

Функция $\sigma(x, 0)$ также в этом интервале ведет себя необычно: кроме обязательного локального возмущения в нее в качестве слагаемых входят две собственные волны. Выделяя их, получим, что на больших расстояниях от точки контакта ($x \rightarrow -\infty$) нормальное напряжение на границе раздела выражается формулой

$$\sigma(x, 0) \sim D \left(\frac{R_1 R_2}{S} \right)^{1/2} \frac{k_{F5} k_{F6}}{k_{11} k_{12}} \sum_{n=5}^6 \left\{ \frac{(k_{Fn}^2 - k_{11}^2)(k_{Fn}^2 - k_{12}^2)}{k_{Fn}} \times \right. \\ \left. \times \operatorname{Im} \left[\frac{G^-(k_{Fn}) \exp[-i(k_{Fn} x + i/4 \pi)]}{Q^-(k_{Fn})} \right] \right\}$$

Асимптотики функций $\sigma(x, 0)$ и $v(x, 0)$ в нуле вычисляются по формулам (3.4). Остальные искомые функции могут быть получены исходя из (2.1), причем при обращении формул (2.1) следует пользоваться правилами обхода полюсов действительной оси, сформулированными выше по отношению к функциям $v(x, 0)$ и $\sigma(x, 0)$. Представляют интерес нормальные и касательные компоненты скорости при $y=0$. Их фурье-образы выражаются формулами

$$V_j(k) = \frac{(-1)^j i c^3 r_j}{8 \gamma_j c_{sj}^2 \beta_j^2} \Sigma^-(k) \Delta_{sj}(k) \prod_{i=1}^2 \left\{ \frac{\operatorname{ch}(\lambda_{ij} h_j)}{\operatorname{ch}^2(i/2 \lambda_{ij} h_j) \Delta_{ij}(k)} \right\}$$

$$U_j(k) = \frac{c \Sigma^-(k)}{\gamma_j 4 \prod_{i=1}^2 \operatorname{ch}^2(i/2 \lambda_{ij} h_j) \Delta_{ij}(k)} \{ \operatorname{sh}(\lambda_{1j} h_j) \operatorname{sh}(\lambda_{2j} h_j) [\beta_j^{-1} + (R_j + 1)^2] + \\ + (R_j + 1) (\beta_j^{-1} + 1) [1 - \operatorname{ch}(\lambda_{1j} h_j) \operatorname{ch}(\lambda_{2j} h_j)] \}$$

При определении структуры функций $v_j(x, 0)$ и $u_j(x, 0)$ ($j=1, 2$) и их асимптотического поведения вблизи точки $x=y=0$ применяются те же соображения, что и в [10], т. е. фурье-образы искомых функций разбиваются на два слагаемых: первое не содержит особенностей на действительной оси, а второе представляет из себя сумму особенностей данной функции на линии $\operatorname{Im} \xi=0$: тогда первое слагаемое интегрируемо на действительной оси, а для интегрирования второго слагаемого применяются правила обхода полюсов, оговоренные выше по отношению к скачку скорости и нормальному напряжению на границе раздела.

$0 < c < c_{R1}$. При $x > 0$ функция $v_1(x, 0)$ может быть представлена суммой собственной волны (сумма вычетов в точках $\xi = \pm k_{21}$, $c_g > c$), локаль-

ного возмущения и постоянного слагаемого (поступательной нормальной скорости верхней полосы при $x \rightarrow \infty$: $v_1^0 = -v_0 / (1 + \rho_2^{-1} h_2^{-1})$). При $x < 0$ функция $v_1(x, 0)$ есть локальное возмущение. При стремлении к нулю и справа, и слева $v_1(x, 0) \sim O(1)$. Поведение функции $v_2(x, 0)$ аналогично и $v_2^0 = -v_0 / (1 + \rho_2 h_2)$, $x \rightarrow \infty$. Заметим, что выполняется закон сохранения импульса: $v_1^0 + \rho_2 h_2 v_2^0 \rightarrow 0$, $x \rightarrow \infty$; $v_1^0 - v_2^0 = -v_0$. Таким образом, в решении для нормальной скорости каждой из полос при $x > 0$ присутствует собственная волна, уносящая энергию вправо на бесконечность: полосы соударяются со скоростями v_1^0 и v_2^0 так, что граница раздела между полосами проходит по линии $y=0$.

$c_{R1} < c < c^0$. Поведение функции $v_1(x, 0)$ такое же, как и в первом интервале, а для функции $v_2(x, 0)$ решение есть локальное возмущение с добавлением v_2^0 при $x > 0$ и есть только локальное возмущение при $x < 0$. Порядок асимптотик функций не меняется при $x \rightarrow -0$, а при $x \rightarrow +0$ $v_1(x, 0) \sim O(x^{-1/2})$ и $v_2(x, 0) \sim O(x^{-1/2})$. Причиной такого изменения асимптотического поведения является неравенство нулю потока энергии w_0 в данном интервале.

$c^0 < c < c_S$. Асимптотическое поведение функций $v_1(x, 0)$ и $v_2(x, 0)$ качественно не отличается от предыдущего случая, а в самом решении есть существенные отличия от ранее рассмотренных интервалов, связанные с осциллирующим поведением $\sigma(x, 0)$ при $x < 0$, а значит, такой же характер будет иметь решение для нормальных скоростей полос на границе раздела: скачок же скорости тождественно равен нулю при $x < 0$. Функция $v_1(x, 0)$ включает в себя собственную волну ($c_S < c$) при $x < 0$, локальное возмущение и постоянное слагаемое при $x > 0$, а функция $v_2(x, 0)$ кроме аналогичных составляющих включает в себя и вторую собственную волну ($x > 0$), уносящую энергию вправо на бесконечность.

$c_S < c < c_{R2}$. Поведение обеих функций подобно их поведению в предыдущем интервале, а их асимптотики такие же, как в интервале $0 < c < c_{R1}$ ($w_0 = 0$).

$c_{R2} < c < c^*$. Поведение функций $v_1(x, 0)$ и $v_2(x, 0)$ совпадает с поведением нормального напряжения $\sigma(x, 0)$ при $x < 0$, а при $x > 0$ решение для каждой функции есть локальное возмущение с добавлением соответствующих слагаемых v_j^0 , $j=1, 2$. Асимптотики такие же, как и в интервале $c_{R1} < c < c^0$. Касательные скорости $u_j(x, 0)$, $j=1, 2$ с точностью до постоянного слагаемого v_j^0 , $j=1, 2$ по своей структуре во всех интервалах подобны функциям $v_j(x, 0)$, $j=1, 2$.

В заключение проведем качественное сравнение решений рассмотренной выше задачи с задачами симметричного соударения [1] и соударения упругой и акустической полос [10]. Задача [1] является частным случаем задачи (1.1)–(1.2) в том смысле, что коэффициент задачи Римана (2.2) переходит в соответствующий коэффициент в [1], если толщины обеих полос одинаковы и имеют одинаковые упругие параметры. Несимметричный случай характеризуется большим числом интервалов, на которые делится дозвуковая область, что объясняется наличием трех характерных скоростей (c_{R1} , c_S , c_{R2}) и более сложной структурой возбуждения волн. Корреляция результатов наблюдается в подобии асимптотического поведения решений при малых скоростях ($0 < c < c_{R1}$, $0 < c < c_R$), т. е. решение в интервалах, ограниченных сверху минимальной из возможных характерных скоростей, непрерывно на всей оси x , причем нормальное напряжение в этих интервалах не имеет осциллирующего характера. Асимптотическое поведение при больших скоростях ($c_{R2} < c < c^*$ и $c_R < c < c^*$) также подобно и имеет порядок $O(x^{-1/2})$, $x \rightarrow 0$. Задачу о соударении упругой и акустической полос нельзя получить предельным переходом из рассмотренного варианта, так как дозвуковой диапазон при этом вырождается в точку (переход к этой задаче осуществляется из трансзвукового режима). Асимптотики рассмотренной задачи и задачи [10] качественно совпадают при больших скоростях (близких к c^*). Интересно, что при малых скоростях искомые функции задачи [10] в отличие от (1.1)–(1.2) при $x \rightarrow 0$ имеют порядок $O(x^{-1/2})$.

ЛИТЕРАТУРА

1. *Симонов И. В.* Стационарное дозвуковое движение разреза в упругой полосе // Изв. АН СССР. МТТ. 1982. № 6. С. 90—99.
2. *Мандельштам Л. И.* Лекции по оптике, теории относительности и квантовой механике. М.: Наука, 1972. 439 с.
3. *Гахов Ф. Д., Черский Ю. Н.* Уравнения типа свертки. М.: Наука. 1978. 295 с.
4. *Гринченко В. Т., Мелешко В. В.* Гармонические колебания и волны в упругих телах. Киев: Наук. думка. 1981. 284 с.
5. *Гахов Ф. Д.* Краевые задачи. М.: Наука. 1977. 640 с.
6. *Ворович И. И., Бабешко В. А.* Динамические смешанные задачи теории упругости для неклассических областей. М.: Наука. 1979. 349 с.
7. *Костров Б. В., Никитин Л. В., Флитман Л. М.* Механика хрупкого разрушения // Изв. АН СССР. МТТ. 1969. № 3. С. 112—125.
8. *Эрдейи А.* Асимптотические разложения. М.: ГИФМЛ. 1962. 127 с.
9. *Слепян Л. И.* Динамика хрупкого разрушения в средах со структурой // Изв. АН СССР. МТТ. 1984. № 6. С. 121—130.
10. *Сажин В. В., Симонов И. В.* Косое соударение упругой и акустической полос в дозвуковом режиме // Изв. АН СССР. МТТ. 1987. № 5. С. 109—116.

Минск

Поступила в редакцию
9.VII.1986