УДК 539.3

Нестационарное движение нормальной сосредоточенной нагрузки вдоль границы упругой полуплоскости

Оконечников А.С.*, Тарлаковский Д.В.**, Федотенков Г.В.***

Московский авиационный институт (национальный исследовательский университет), МАИ, Волоколамское шоссе, 4, Москва, А-80, ГСП-3, 125993, Россия *e-mail: <u>leon_lionheart@mail.ru</u> **e-mail: <u>tdvhome@mail.ru</u> ***e-mail: <u>greghome@mail.ru</u>

Аннотация

В нестационарной постановке исследуется плоская задача о воздействии сосредоточенной нагрузки, движущейся по поверхности однородного изотропного упругого полупространства. С использованием принципа суперпозиции получено решение в квадратурах. В частном случае равномерного движения проведен расчет и представлены графические результаты для нормальных перемещений поверхности полупространства. Проведен анализ особенностей решения на характерных скоростных этапах движения нагрузки: дорелеевском, дозвуковом, трансзвуковом и сверхзвуковом.

Ключевые слова: подвижная нагрузка, нестационарная задача, принцип суперпозиции, сингулярные интегралы, регуляризация, особенности решений.

Введение

При проектировании современной аэрокосмической техники необходимо учитывать нестационарный характер локальных нагрузок, воздействующих на ее

1

элементы. Такие задачи возникают, например, при контакте корпусов летательных аппаратов с мелкими частицами, которые могут содержаться в окружающей атмосфере или космическом пространстве. Кроме того, в подобных задачах зачастую приходиться иметь дело с нагрузками, точка приложения которых движется по поверхности конструкции по определённому закону. Также актуальной проблемой является создание высокоскоростных средств передвижения, ДЛЯ которых исследование указанных проблем также может найти применение. В общей постановке построение решений подобных задач является чрезвычайно сложной проблемой. В данной работе рассмотрена модельная задача о воздействии подвижной сосредоточенной нагрузки на упругое однородное изотропное полупространство. Предложен и реализован метод, позволяющий получить решение в замкнутой форме, а также выявить все возможные особенности решения на различных скоростных режимах движения.

1.Постановка задачи

В начальный момент времени по нормали к границе z=0 невозмущенного упругого однородного изотропного полупространства прикладывается нормальная сосредоточенная нагрузка $q = H(t)\delta[x - f(t)]$, где функция времени f(t) описывает закон ее движения со скоростью V(t) = df/dt, H(t) - функция Хевисайда, а $\delta(x)$ дельта-функция Дирака. Используется прямоугольная декартова система координат Oxz, ось Ox которой направлена вдоль свободной границы полупространства, а ось *Oz* - в глубь полупространства. Предполагается, что компоненты напряженнодеформированного состояния и перемещений не изменяются в направлении оси *Oy*.

Движение среды описывается уравнениями Ламе [1]

$$(\lambda + \mu)$$
grad div $\mathbf{u} + \mu \Delta \mathbf{u} = \rho \frac{\partial^2 \mathbf{u}}{\partial t^2}.$ (1.1)

Здесь $\mathbf{u} = (u, w)^T$ - вектор перемещений (*u* и *w* - перемещения вдоль осей *Ox* и *Oz* соответственно), λ , μ и ρ - параметры Ламе и плотность среды.

Ненулевые компоненты ε_{ij} тензора деформаций связаны с перемещениями соотношениями Коши:

$$\varepsilon_{11} = \frac{\partial u}{\partial x}, \ \varepsilon_{13} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u}{\partial z} + \frac{\partial w}{\partial x} \right), \ \varepsilon_{33} = \frac{\partial w}{\partial z}.$$
 (1.2)

Ненулевые компоненты σ_{ij} тензора напряжений определяются законом Гука:

$$\sigma_{11} = 2\mu\varepsilon_{11} + \lambda\theta, \ \sigma_{13} = 2\mu\varepsilon_{13}, \ \sigma_{33} = 2\mu\varepsilon_{33} + \lambda\theta, \ \theta = \varepsilon_{11} + \varepsilon_{33}.$$
(1.3)

Касательные напряжения на границе полуплоскости *z* = 0 отсутствуют, перемещения предполагаются ограниченными на бесконечности, что приводит к следующим граничным условиям:

$$\sigma_{13}|_{z=0} = 0, \ \sigma_{33}|_{z=0} = -H(t)\delta[x - f(t)],$$

$$u = O(1), \ w = O(1), \ \Pi pu \ r \to \infty, \ r = \sqrt{x^2 + z^2}.$$
 (1.4)

Начальные условия нулевые:

$$u\Big|_{t=0} = w\Big|_{t=0} = \frac{\partial u}{\partial t}\Big|_{t=0} = \frac{\partial w}{\partial t}\Big|_{t=0} = 0.$$

Вектор перемещений удобно представить в виде суммы потенциальной и соленоидальной составляющих:

$$\boldsymbol{u} = \operatorname{grad}\boldsymbol{\varphi} + \operatorname{rot}\boldsymbol{\psi},\tag{1.5}$$

где φ - скалярный, а ψ - векторный потенциалы упругих смещений.

Подстановка (1.5) в (1.1) приводит к двум волновым уравнениям относительно скалярного ф и ненулевой компоненты ψ векторного потенциала упругих смещений:

$$c_1^2 \Delta \phi = \frac{\partial^2 \phi}{\partial t^2}, \ c_2^2 \Delta \psi = \frac{\partial^2 \psi}{\partial t^2}, \ \Delta = \frac{\partial^2}{\partial x^2} + \frac{\partial^2}{\partial z^2}, \ c_1^2 = \frac{\lambda + 2\mu}{\rho}, \ c_2^2 = \frac{\mu}{\rho}$$

Здесь c_1 и c_2 скорости волн растяжения-сжатия и сдвига, *а*-ускорение движения нагрузки.

Будем использовать систему безразмерных величин (штрихи обозначают безразмерные параметры, которые далее опущены).

$$x' = \frac{x}{L}, \ z' = \frac{z}{L}, \ \tau = \frac{c_1 t}{L}, \ u' = \frac{u}{L}, \ w' = \frac{w}{L}, \ \phi' = \frac{\phi}{L^2},$$
$$\psi' = \frac{\psi}{L^2}, \ f' = \frac{f}{L}, \ \eta = \frac{c_1}{c_2}, \ V' = \frac{V}{c_1}, \ \sigma'_{ij} = \frac{\sigma_{ij}}{\lambda + 2\mu},$$

где *L* - характерный линейный размер.

Постановка задачи в безразмерном виде включает в себя следующие соотношения (здесь и далее производные по безразмерному времени обозначены точками):

- уравнения движения

$$\Delta \varphi = \ddot{\varphi}, \ \Delta \psi = \eta^2 \ddot{\psi}; \tag{1.6}$$

- вытекающую из (1.2), (1.3) и (1.6) связь компонент перемещений, напряжений и деформаций с потенциалами:

$$u = \frac{\partial \varphi}{\partial x} - \frac{\partial \psi}{\partial z}, \quad w = \frac{\partial \varphi}{\partial z} - \frac{\partial \psi}{\partial x}, \quad \varepsilon_{11} = \frac{\partial^2 \varphi}{\partial x^2} - \frac{\partial^2 \psi}{\partial x \partial z}, \quad \varepsilon_{33} = \frac{\partial^2 \varphi}{\partial z^2} + \frac{\partial^2 \psi}{\partial x \partial z}, \quad \varepsilon_{13} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial^2 \psi}{\partial x^2} + 2 \frac{\partial^2 \varphi}{\partial x \partial z} + \frac{\partial^2 \psi}{\partial z^2} \right), \quad \sigma_{11} = \Delta \varphi - 2\eta^{-2} \left(\frac{\partial^2 \varphi}{\partial z^2} + \frac{\partial^2 \psi}{\partial x \partial z} \right), \quad (1.7)$$

$$\sigma_{13} = \sigma_{31} = \eta^{-2} \left(\frac{\partial^2 \varphi}{\partial x^2} + 2 \frac{\partial^2 \varphi}{\partial x \partial z} - \frac{\partial^2 \psi}{\partial z^2} \right), \quad \sigma_{33} = \Delta \varphi - 2\eta^{-2} \left(\frac{\partial^2 \varphi}{\partial x^2} - \frac{\partial^2 \psi}{\partial x \partial z} \right);$$

- начальные условия:

$$\varphi|_{\tau=0} = \dot{\varphi}|_{\tau=0} = 0, \ \psi|_{\tau=0} = \dot{\psi}|_{\tau=0} = 0.$$
 (1.8)

- а также граничные условия (1.4), в которых *t* нужно заменить безразмерным временем τ.

2.Метод решения

Используем принцип суперпозиции [2], согласно которому нормальные перемещения границы полуплоскости связаны с поверхностными напряжениями интегральным соотношением типа свертки:

$$w_0(x,\tau) = -\int_{0}^{\tau} \int_{-\infty}^{\infty} G_f(x-\xi,\tau-t)\sigma(\xi,t)d\xi dt.$$
(2.1)

 $w_0(x,\tau) = w(x,0,\tau), \quad \sigma(x,\tau) = \sigma_{33}(x,0,\tau), \quad a$ ядро $G_f(x,\tau)$ Здесь является влияния упругой поверхностной функцией однородной для изотропной полуплоскости представляет собой нормальные перемещения И границы полуплоскости как решение задачи (1.6) - (1.8) со следующими граничными условиями:

$$\sigma_{13}|_{z=0} = 0, \ \sigma_{33}|_{z=0} = \delta(x)\delta(\tau),$$

 $\phi = O(1), \ \psi = O(1), \ при \ r \to \infty$

Эта функция найдена в [3] и имеет вид:

$$G_{f}(x,\tau) = \sum_{l=1}^{2} G_{fl}(x,\tau) H(\tau - \eta_{l}|x|),$$

$$G_{f1}(x,\tau) = \frac{1}{\pi \eta^{4}} g_{1}(x^{2},\tau^{2}) k_{1}(x^{2},\tau^{2}), G_{f2}(x,\tau) = \frac{1}{\pi \eta^{4}} g_{2}(x^{2},\tau^{2}) k_{2}(x^{2},\tau^{2}),$$

$$g_{1}(x,\tau) = \frac{\tilde{g}_{1}(x,\tau)}{P_{3}(x,\tau)}, g_{2}(x,\tau) = \frac{\tilde{g}_{2}(x,\tau)}{P_{3}(x,\tau)},$$

$$\tilde{g}_{1}(x,\tau) = (\eta^{2}x - 2\tau)^{2}, \tilde{g}_{2}(x,\tau) = 4\tau(\tau - x),$$

$$k_{1}(x,\tau) = \sqrt{\tau - x}, k_{2}(x,\tau) = \sqrt{\tau - \eta^{2}x},$$

$$P_{3}(x,\tau) = P_{1}(x,\tau)P_{2}(x,\tau), P_{1}(x,\tau) = x - c_{R}^{2}\tau, P_{2}(x,\tau) = x^{2} - 2\alpha^{2}x\tau + \beta^{2}\tau^{2},$$

$$\alpha^{2} = \frac{4}{\eta^{2}} - \frac{c_{R}^{2}}{2}, \beta^{2} = \frac{16(\eta^{2} - 1)}{\eta^{8}c_{R}^{2}}, \eta_{1} = 1, \eta_{2} = \eta.$$

Отметим, что многочлен $P_2(z,1)$ не имеет действительных корней, т.к. $\alpha^4 - \beta^2 < 0$ [4,5].

Функции $g_l(x,\tau)$ (l=1,2) представим в виде суммы регулярного $g_{lr}(x,\tau)$ и сингулярного $g_{ls}(x,\tau)$ слагаемых:

$$g_{l}(x,\tau) = g_{ls}(x,\tau) + g_{lr}(x,\tau),$$

$$g_{ls}(x,\tau) = \frac{A_{l}}{P_{1}(x,\tau)}, \quad g_{lr}(x,\tau) = \frac{B_{l}x + C_{l}\tau}{P_{2}(x,\tau)},$$

$$A_{l} = \frac{\tilde{g}_{l}(c_{R}^{2},1)}{P_{2}(c_{R}^{2},1)}, \quad B_{1} = \eta^{4} - A_{1}, \quad B_{2} = -A_{2}, \quad C_{l} = \frac{A_{l}\beta^{2} - 4}{c_{R}^{2}}.$$

Тогда функции G_{fl} записываются так:

$$G_{fl}(x,\tau) = G_{sl}(x,\tau) + G_{rl}(x,\tau),$$

$$G_{sl}(x,\tau) = \frac{1}{\pi\eta^4} g_{sl}(x^2,\tau^2) k_l(x^2,\tau^2),$$

$$G_{rl}(x,\tau) = \frac{1}{\pi\eta^4} g_{rl}(x^2,\tau^2) k_l(x^2,\tau^2).$$
(2.2)

С учетом граничных условий (1.4) и свойств дельта-функции [1] представление (2.1) принимает вид:

$$w_0(x,\tau) = -\sum_{l=1}^{2} w_l(x,\tau).$$
 (2.3)

$$w_{l}(x,\tau) = \int_{0}^{\tau} G_{fl}\left[x - f(t), \tau - t\right] H\left(\tau - t - \eta_{l}\left|x - f(t)\right|\right) dt$$

В соответствии со структурой (2.2) функции G_{*f*} для дальнейшего исследования нам понадобятся значения интеграла вида

$$I(a) = \int_{y_1}^{y_2} \frac{\sqrt{1-y^2}}{y-a} dy, \quad y_1, y_2 \in [-1,1].$$
(2.4)

При этом параметр *а* может быть как действительным $a \in R$, так и комплексным $a \in C$. В случае $a \in R$ возможны варианты: $a \notin [y_1, y_2], a \in (y_1, y_2)$. В последнем случае интеграл (2.4) – сингулярный и понимается в смысле главного значения по Коши.

3. Свойства интеграла *I(a)*

При $a \in R$, $a \notin [y_1, y_2]$ его подынтегральная является непрерывной действительной, следовательно, для (2.4) применима формула Ньютона-Лейбница:

$$I(a) = J(y_2; a) - J(y_1; a),$$
(3.1)

где

$$\left[\sqrt{1-y^{2}} + a \arcsin(y) + \sqrt{1-a^{2}} \ln |F_{1}(a, y)| \right]$$
 при *a* < 1;

$$J(y;a) = \left\{ \sqrt{1-y^2} + a \arcsin(y) + 2\sqrt{a^2 - 1} \operatorname{arctg}(F_2(a, y)) \right\}$$
 при $a > 1;$

$$F_3(a, y) - 2 \operatorname{arctg}(F_3(a, y))$$
 при $a = 1.$

$$F_1(a, y) = \frac{\sqrt{1-a}\sqrt{1+y} - \sqrt{1+a}\sqrt{1-y}}{\sqrt{1-a}\sqrt{1+y} + \sqrt{1+a}\sqrt{1-y}}, F_2(a, y) = \frac{\sqrt{a-1}\sqrt{1+y}}{\sqrt{a+1}\sqrt{1-y}}, F_3(a, y) = \frac{\sqrt{1+y}}{\sqrt{1-y}}$$

При $a \in C$ имеет место равенство:

$$I(a) = J_{c}(y_{2}, a) - J_{c}(y_{1}, a), \qquad (3.2)$$

где

$$J_{c}(y;a) = \sqrt{1-y^{2}} + a \arcsin y + \sqrt{1-a^{2}} \ln(F_{1}(a,y)).$$

Здесь под ln z понимается главная ветвь комплексного логарифма.

При $a \in R$, $a \in (y_1, y_2)$ интеграл сингулярный.

Утверждение 1. Главное значение интеграла (2.4) определяется формулой (3.1).

Доказательство.

При $y_1 < a < y_2$

$$I(a) = \int_{y_1}^{y_2} \frac{\sqrt{1-y^2}}{y-a} dy = \int_{y_1}^{y_2} \frac{\sqrt{1-y^2} - \sqrt{1-a^2}}{y-a} dy + \sqrt{1-a^2} \int_{y_1}^{y_2} \frac{dy}{y-a} =$$
$$= \left[J(y;a) - \sqrt{1-a^2} \ln|y-a| \right]_{y_1}^{y_2} + \sqrt{1-a^2} \ln \frac{y_2-a}{a-y_1} = J(y_2;a) - J(y_1;a).$$

Что и требовалось доказать.

Отметим, что утверждение 1 дает основание проводить вычисление регулярных и сингулярных интегралов с помощью одних и тех же формул (3.1).

Утверждение 2. Пусть $a \in R$. Тогда при $a \to y_2 \pm 0$ интеграл (2.4) стремится к + ∞ по логарифмическому закону, а при $a \to y_1 \pm 0$ он стремится к - ∞ по логарифмическому закону.

Доказательство. Пусть $a = y_2 \pm \varepsilon$, где $\varepsilon > 0$ - малый параметр, тогда учитывая утверждение 1 и используя формулы (3.1) получаем:

$$\lim_{\varepsilon \to 0} \left[J\left(y_2; y_2 \pm \varepsilon\right) - J\left(y_1; y_2 \pm \varepsilon\right) \right] = C_{21} + \frac{1}{\sqrt{1 - y_2^2}} \lim_{\varepsilon \to 0} \ln \left[C_{22} f\left(\varepsilon, y_2\right) \right],$$

где

$$C_{21} = \sqrt{1 - y_2^2} - \sqrt{1 - y_1^2} + y_2 \left(\arcsin y_2 - \arcsin y_1 \right),$$

$$C_{22} = \frac{1}{2\sqrt{1 - y_2^2}} \left| \frac{\sqrt{1 - y_2}\sqrt{1 + y_1} + \sqrt{1 + y_2}\sqrt{1 - y_1}}{\sqrt{1 - y_2}\sqrt{1 + y_1} - \sqrt{1 + y_2}\sqrt{1 - y_1}} \right|,$$

$$f(\varepsilon, y_2) = \left| \sqrt{1 - (y_2 \pm \varepsilon)}\sqrt{1 + y_2} - \sqrt{1 + (y_2 \pm \varepsilon)}\sqrt{1 - y_2} \right|.$$

Определяя асимптотически эквивалентную функцию для $f(\varepsilon, y_2)$

$$f(\varepsilon, y_2) \sim \frac{\varepsilon}{\sqrt{1-y_2^2}} (\varepsilon \to 0),$$

получаем асимптотическое выражение для интеграла $I(a) \sim I_{\varepsilon^2}$ при $a \rightarrow y_2 \pm 0$:

$$I_{\varepsilon 2} = C_{21} + \frac{1}{\sqrt{1 - y_2^2}} \ln \left(\frac{C_{22}}{\sqrt{1 - y_2^2}} \varepsilon \right) \sim \frac{1}{\sqrt{1 - y_2^2}} \ln \varepsilon \ (\varepsilon \to 0),$$

Аналогично получаем асимптотическое выражение для интеграла $I(a) \sim I_{\epsilon_1}$ при $a \to y_1 \pm 0$:

$$I_{\varepsilon_{1}} = C_{11} - \frac{1}{\sqrt{1 - y_{1}^{2}}} \ln\left(\frac{C_{12}}{\sqrt{1 - y_{1}^{2}}} \varepsilon\right) \sim -\frac{1}{\sqrt{1 - y_{1}^{2}}} \ln \varepsilon \ (\varepsilon \to 0).$$

где

так:

$$C_{11} = \sqrt{1 - y_2^2} - \sqrt{1 - y_1^2} + y_1 (\arcsin y_2 - \arcsin y_1),$$
$$C_{12} = \frac{1}{2\sqrt{1 - y_1^2}} \left| \frac{\sqrt{1 - y_1}\sqrt{1 + y_2} + \sqrt{1 + y_1}\sqrt{1 - y_2}}{\sqrt{1 - y_1}\sqrt{1 + y_2} - \sqrt{1 + y_1}\sqrt{1 - y_2}} \right|.$$

4. Равномерный режим движения нагрузки

Полагаем $f(\tau) = V\tau$, где V = const. Тогда соотношение (2.3) преобразуется

$$w_{l}(x,\tau) = w_{sl}(x,\tau) + w_{rl}(x,\tau),$$

$$w_{sl}(x,\tau) = \int_{\tau_{l1}}^{\tau_{l2}} G_{sl}(x-Vt,\tau-t)dt, w_{rl}(x,\tau) = \int_{\tau_{l1}}^{\tau_{l2}} G_{rl}(x-Vt,\tau-t)dt.$$
(4.1)

Пределы интегрирования τ_1 и τ_2 в (4.1) определяются из решений системы неравенств:

$$0 < t < \tau, \quad \tau - t - \eta_t \left| x - Vt \right| > 0 \tag{4.2}$$

при всех возможных значениях параметров τ , x, η_l , V.

Ее решение удобно получить графоаналитическим способом. При этом рассмотрим 3 характерных режима движения нагрузки: сверхзвуковой V > 1, трансзвуковой 1/η < V < 1 и дозвуковой V < 1/η.

Графоаналитический способ решения продемонстрируем на примере сверхзвукового режима движения, рис. 1. Сплошные линии соответствуют прямым $\xi = \pm \frac{\tau - t}{\eta}$, штриховые - $\xi = \pm (\tau - t)$, а штрихпунктирная - $\xi = Vt - x$. Границы τ_{l1} , τ_{l2}

области решений неравенств (4.2) являются абсциссами точек пересечения прямой ξ=Vt - x с границами областей

$$D_{l} = \left\{ \left(t, \xi\right): 0 < t < \tau, -\frac{\tau - t}{\eta_{l}} < \xi < \frac{\tau - t}{\eta_{l}} \right\}, l = 1, 2.$$

Эти области геометрически представляют собой треугольники с вершинами $(\tau,0), (0,\pm\tau/\eta_l)$. Фиксируя определенное значение V > 1 и перемещая прямую $L: \xi = Vt - x$ в вертикальном направлении параллельно самой себе получаем 6 характерных случаев относительного расположения областей D_l и прямой L. На рис. 2 круглыми и квадратными маркерами обозначены точки пересечения прямой L с границами областей D_1 и D_2 соответственно. Абсциссы точек пересечения $t = t_{l1}, t_{l2}$ в случае неравенства их нулю определяются из следующих соотношений:



Рис. 1

Аналогично определяются все возможные случаи значения пределов в (4.1) при двух других характерных режимах движения нагрузки. В таблице 1. приведены значения τ_{l1} и τ_{l2} при всех возможных значениях параметров τ , x, η_l , V (знак \emptyset означает пустое множество).

Таблица 1.

V	X	τ_{11}	τ_{12}	τ_{21}	τ_{22}
V > 1	$x > V \tau$ или $x < -\tau$	Ø	Ø	Ø	Ø
	$\tau < x < V \tau$	<i>t</i> ₁₁	<i>t</i> ₁₂	<i>t</i> ₂₁	<i>t</i> ₂₂
	$\tau/\eta < x < \tau$	0	<i>t</i> ₁₂	<i>t</i> ₂₁	t ₂₂
	$ x < \tau/\eta$	0	<i>t</i> ₁₂	0	<i>t</i> ₂₂
	$-\tau < x < -\tau/\eta$	0	<i>t</i> ₁₂	Ø	Ø
$1/\eta < V < 1$	$ x > \tau$	Ø	Ø	Ø	Ø
	$V\tau < x < \tau$	0	<i>t</i> ₁₁	Ø	Ø
	$\tau/\eta < x < V\tau$	0	<i>t</i> ₁₂	<i>t</i> ₂₁	<i>t</i> ₂₂
	$ x < \tau/\eta$	0	<i>t</i> ₁₂	0	t ₂₂
	$-\tau < x < -\tau/\eta$	0	<i>t</i> ₁₂	Ø	Ø
V < 1/η	$ x > \tau$	Ø	Ø	Ø	Ø
	$\tau/\eta < x < \tau$	0	<i>t</i> ₁₁	Ø	Ø
	$V\tau < x < \tau/\eta$	0	<i>t</i> ₁₁	0	<i>t</i> ₂₁
	$-\tau/\eta < x < V\tau$	0	<i>t</i> ₁₂	0	t ₂₂
	$-\tau < x < -\tau/\eta$	0	<i>t</i> ₁₂	Ø	Ø

В случае, когда в таблице 1 значениям пределов интегрирования τ_{l1} и τ_{l2} соответствуют пустые множества, соответствующее слагаемое в (2.3) равно нулю.

В выражениях (4.1) сделаем замену переменной

$$z = \eta_l \frac{x - Vt}{\tau - t}.$$
(4.4)

Тогда приходим к следующим равенствам:

$$w_{sl}(x,\tau) = \frac{1}{\pi \eta_l^4} \sum_{j=1}^3 A_{lj} I_{slj}(x,\tau), \qquad (4.5)$$

$$I_{slj}(x,\tau) = \int_{z_{l1}}^{z_{l2}} \frac{\sqrt{1-z^2}}{z-a_{lj}} dz, \ a_{l1} = \eta_l V, \ a_{l2} = \eta_l c_R, \ a_{l3} = -\eta_l c_R,$$

$$A_{l1} = \frac{1}{V^2 - c_R^2}, A_{l2} = \frac{1}{2c_R(c_R^2 - V^2)}, A_{l3} = \frac{1}{2c_R(c_R^2 + V^2)}.$$

При этом все интегралы I_{slj} ($j = \overline{1,3}$) имеют конечные значения, определяемые формулой (3.1).

Регулярные интегралы в силу непрерывности подынтегральных функций являются непрерывными функциями двух переменных. С учетом замены переменной (4.4) они записываются так:

$$w_{rl}(x,\tau) = \frac{1}{\pi \eta_l^2} \int_{z_{l1}}^{z_{l2}} f_{rl}(z) \sqrt{1-z^2} dz,$$

$$f_{rl}(z) = \frac{1}{z-b_{l1}} \frac{B_l z^2 + \tilde{C}_l}{Q_{l2}(z)Q_{l2}(-z)},$$

где $b_{l1} = a_{l1} = \eta_l V$, $\tilde{C}_l = C_l \eta_l^2$, $Q_{l2}(z) = z^2 + \gamma_l z + \beta_l$, $\gamma_l = \eta_l \sqrt{2(\alpha^2 + \beta_l)}$, $\beta_l = \eta_l^2 \beta$, $\gamma_l^2 - 4\beta_l < 0$.

Далее представляем $Q_{l2}(z)$ и $Q_{l2}(-z)$ в виде

$$Q_{l2}(z) = (z - c_l)(z - \overline{c}_l), \ Q_{l2}(-z) = (z + c_l)(z + \overline{c}_l),$$
$$c_l = \frac{1}{2} \left(-\gamma_l + i\sqrt{4\beta_l - \gamma_l^2}\right)$$

Тогда приходим к следующим равенствам:

$$w_{rl}(x,\tau) = \frac{1}{\pi \eta_l^2} \sum_{j=1}^5 B_{lj} I_{rlj}(x,\tau), \qquad (4.6)$$
$$I_{rlj}(x,\tau) = \int_{z_{l1}}^{z_{l2}} \frac{\sqrt{1-z^2}}{z-b_{lj}} dz,$$
$$b_{l2} = c_l, \ b_{l3} = \overline{c}_l, \ b_{l4} = -c_l, \ b_{l5} = -\overline{c}_l, \ B_{lj} = \lim_{z \to b_{lj}} f_{rl}(b_{lj})(z-b_{lj}).$$

Таким образом, регулярное слагаемое также сводится к вычислению интегралов вида (2.4). При этом I_{rl1} имеет действительный параметр b_{l1} и совпадает с интегралом I_{sl1} . Для его вычисления используется формула (3.1). Остальные интегралы имеют комплексные параметры b_{lj} , $j = \overline{2,5}$ и вычисляются по формуле (3.2).

Пределы интегрирования в (4.5) и (4.6) определяются с учетом (4.4), (4.3) и таблицы 1. Значения пределов при всех скоростных режимах приведены в таблице 2.

Таблица 2.

V	x	<i>z</i> ₁₁	<i>Z</i> ₁₂	Z ₂₁	Z ₂₂
V > 1	$x > V \tau$ или $x < -\tau$	Ø	Ø	Ø	Ø
	$\tau < x < V \tau$	1	-1	1	-1
	$\tau/\eta < x < \tau$	<i>x</i> /τ	-1	1	-1
	$ x < \tau/\eta$	<i>x</i> /τ	-1	$\eta x / \tau$	-1
	$-\tau < x < -\tau/\eta$	<i>x</i> /τ	-1	Ø	Ø

	$ x > \tau$	Ø	Ø	Ø	Ø
	$V\tau < x < \tau$	<i>x</i> /τ	1	Ø	Ø
$1/\eta < V < 1$	$\tau/\eta < x < V\tau$	<i>x</i> /τ	-1	1	-1
	$ x < \tau/\eta$	<i>x</i> /τ	-1	η <i>x</i> /τ	-1
	$-\tau < x < -\tau/\eta$	<i>x</i> /τ	-1	Ø	Ø
	$ x > \tau$	Ø	Ø	Ø	Ø
<i>V</i> < 1/η	$\tau/\eta < x < \tau$	<i>x</i> /τ	1	Ø	Ø
	$V\tau < x < \tau/\eta$	<i>x</i> /τ	1	η <i>x</i> /τ	1
	$-\tau/\eta < x < V\tau$	x/τ	-1	η <i>x</i> /τ	-1
	$-\tau < x < -\tau/\eta$	x/τ	-1	Ø	Ø

5. Особенности решения

А. Сверхзвуковой режим. При $\tau/\eta < x < V\tau$ все интегралы, входящие в представление нормальных перемещений являются постоянными величинами, следовательно, нормальные перемещения в диапазоне $\tau < x < V\tau$ не зависят от x и τ (являются постоянной величиной). Это говорит о том, что динамические эффекты в точке границы полуплоскости, по которой в момент времени τ «прошла» сосредоточенная сила, перемещающаяся со сверхзвуковой скоростью, начинают проявляться не сразу, а после прохождения периода времени $\Delta \tau = V - 1$, что соответствует времени прохождения волной растяжения-сжатия расстояния между ее фронтом и фронтом движения нагрузки.

Исследуем поведение решения при $x \rightarrow \pm c_R \tau$.Пусть $x \rightarrow c_R \tau \pm \varepsilon$, тогда с помощью утверждения 2 получаем следующий результат:

$$I_{sl2}(x,\tau) = \int_{\eta c_R \pm \varepsilon/\tau}^{-1} \frac{\sqrt{1-z^2}}{z-\eta_l c_R} dz \sim \frac{1}{\sqrt{1-\eta_l^2 c_R^2}} \ln \varepsilon_1 \quad (\varepsilon_1 = \varepsilon/\tau \to 0).$$

Аналогично соотношение имеет место при $x \rightarrow -c_R \tau \pm \varepsilon$:

$$I_{sl3}(x,\tau) \sim -\frac{1}{\sqrt{1-\eta_l^2 c_R^2}} \ln \varepsilon_1 \ (\varepsilon_1 \to 0).$$

На рис. 2 изображены распределения нормальных перемещений границы полупространства в момент времени $\tau = 1$ для различных значений скорости движения нагрузки. Красная кривая соответствует значению V = 1, зеленая - V = 1.5, синяя - V = 2. Штриховые вертикальные прямые соответствуют положению фронтов волны Рэлея $x = \pm c_R \tau$, а штрихпунктирные - положению фронтов волны сдвига $x = \pm \tau/\eta$. Здесь и далее в качестве материала полупространства принята сталь с безразмерными параметром: $\eta = 1.87$. При этом скорость волны Рэлея равна $c_R = 0.496$ [1], а скорость волны сдвига $1/\eta = 0.535$.



На рис. 3 проиллюстрировано поведение решения при V = 2 в окрестности фронтов волн Рэлея.



Рис. 3.

Б. Трансзвуковой режим. Здесь отметим следующий момент. На рис. 4 изображен график зависимости суммы коэффициентов $A_{11} + B_{11}$ при заданных свойствах материала (сталь) от скорости движения нагрузки. Вертикальная штрихпунктирная прямая соответствует скорости волны сдвига $V = 1/\eta$. Видно, что при $V = V_0 = 0.567$ сумма коэффициентов равна нулю.





Это приводит к следующему выводу. При $V \neq V_0$ на фронте движения нагрузки при дозвуковом режиме имеется логарифмическая особенность. При этом в случае $V > V_0$ перемещения в окрестности фронта положительны, а при $V < V_0$ -

отрицательны. При $V = V_0$ особенность второго рода на фронте движения нагрузки исчезает, однако при этом на фронте перемещения имеют разрыв первого рода за счет скачкообразного изменения верхнего предела z_{12} от -1 к 1 (см. таблицу 2).

На рис. 5 изображены распределения нормальных перемещений границы полуплоскости в момент времени τ=1 для трех характерных значений скорости движения нагрузки.





Красная кривая соответствует значению $V = 1/\eta$, зеленая - $V = V_0 = 0.567$, синяя - V = 0.7. Красная вертикальная штриховая прямая соответствует положению нагрузки.

В. Дозвуковой режим. На рис. 6. представлены распределения нормальных перемещений границы полупространства при дозвуковом режиме движения в момент времени $\tau = 1$. Красная кривая соответствует значению V = 0.2, зеленая - V = 0.4, синяя - $V = c_R - 0.001$. Красная вертикальная штриховая прямая соответствует положению нагрузки.





Работа выполнена при финансовой поддержке РФФИ (проект № 13-08-01051) и гранта Президента РФ НШ-2029.2014.8.

Библиографический список

1.Горшков А.Г., Медведский А.Л., Рабинский Л.Н., Тарлаковский Д.В. Волны в сплошных средах. -М.: Физматлит, 2004. - 472 с.

2. Тарлаковский Д.В., Федотенквов Г.В. Пространственное нестационарное движение упругой сферической оболочки // Известия РАН. Механика твердого тела. 2015. № 2. С. 118-128.

3.Горшков А.Г., Тарлаковский Д.В. Динамические контактные задачи с подвижными границами. -М.: Наука. Физматлит, 1995. - 351 с.

4. Медведский А.Л., Тарлаковский Д.В. Плоская нестационарная задача о взаимодействии твердого ударника с несовершенствами упругого И Электронный МАИ», 2011, полупространства // журнал «Труды <u>№</u>48: https://www.mai.ru/science/trudy/published.php?ID=27499 (дата публикации 22.11.2011).

5. Медведский А.Л., Тарлаковский Д.В. Нестационарный контакт недеформируемого ударника с несовершенствами и упругой полуплоскости на сверхзвуковом участке внедрения // Вестник Московского авиационного института. № 6. 2011. Т. 18. – С. 125–132.