

**К ВОПРОСУ ОБ УДАРНЫХ ВОЛНАХ
В ТЕРМОУПРУГОЙ СРЕДЕ**

Багдоев А.Г., Мовсисян Л.А.

Ա.Գ.Բագդոև, Լ.Ա.Մովսիսյան

Ջերմաստձգական միջավայրում հարվածային ալիքների հարցի սառն

Ոչ գծային աստձգական ճողի եւ գլանային խողջով միջավայրի համար դիտարկվում են միաչափ հարվածային ալիքների փարածման խնդիրները ջերմության ատկաբարյաբ, երբ դեֆորմացիաները առաջացնում են ջերմություն:

Գծային դրվածքի դեպքում ցույց է տրվում, որ աստձգական ալիքի ճակատում եզրային ջերմության ազդեցությունը կարելի է արհամարել:

Բերվում են ոչ գծային խնդիրների լուծումները հարվածային ալիքների վրա:

A.G.Bagdоеv, L.A.Movsisian

About Problem of Shock Waves in the Thermoelastic Media

Рассматриваются две одномерные задачи распространения ударных волн термосвязанной нелинейно-упругой среде - плоское деформированное состояние. В [1] подобные задачи изучались для вязкоупругой среды, а в [2] - те же задачи при наличии магнитного поля. Роль диссипации в настоящем исследовании играет связанная теплопроводность.

1. Пусть имеется полубесконечное пространство, на границе которого заданы скорость перемещения и температура

$$\frac{\partial u(x, t)}{\partial t} = f(t) \tag{1.1}$$

$$T(x, t) = T_0(t) \quad \text{при} \quad x = 0$$

Определяющий закон возьмем в виде [3] с добавлением температурных членов. В случае плоского деформированного состояния ($\zeta_3 = 0$) в квадратичном приближении он имеет вид [3]

$$\begin{aligned} \sigma_1 &= A_1 \varepsilon_1 + A_2 \varepsilon_2 - A_3 T + A_4 (\varepsilon_1 + \varepsilon_2)^2 \\ \sigma_2 &= A_2 \varepsilon_1 + A_1 \varepsilon_1 - A_3 T + A_4 (\varepsilon_1 + \varepsilon_2)^2 \end{aligned} \tag{1.2}$$

где

$$A_1 = \frac{E(1-\nu)}{(1+\nu)(1-2\nu)}, \quad A_2 = \frac{E\nu}{(1+\nu)(1-2\nu)}$$

$$A_3 = \frac{E\alpha}{1-2\nu}, \quad A_4 = \frac{E\chi_1}{9(1-2\nu)}$$

В настоящем пункте $\varepsilon_2 = 0$, $\varepsilon_1 = \frac{\partial u}{\partial x}$. Уравнения движения среды и теплопроводности примут вид

$$\begin{aligned} A_1 \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} - A_3 \frac{\partial T}{\partial x} + 2A_4 \frac{\partial u}{\partial x} \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} &= \rho \frac{\partial^2 u}{\partial t^2} \\ \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} &= \frac{1}{\chi} \frac{\partial T}{\partial t} + \eta \frac{\partial^2 u}{\partial x \partial t} \end{aligned} \quad (1.3)$$

в отсутствие теплоисточников.

Начальные условия берем нулевыми. Прежде чем приступить к решению нелинейной задачи, сначала рассмотрим ту же задачу в линейной постановке для получения выводов, которые будут использованы для основной задачи.

Произведя преобразование Лапласа по t (с учетом условий на бесконечности), для изображений получаем

$$\bar{u} = c_1 \exp(-k_1 x) + c_2 \exp(-k_2 x), \quad T = d_1 \exp(-k_1 x) + d_2 \exp(-k_2 x) \quad (1.4)$$

где введены обозначения

$$\begin{aligned} k_1^2 &= \frac{p^2}{a^2} \left(1 - \frac{A_3}{A_1} \chi \eta \right), \quad k_2^2 = \frac{p}{\chi} \left(1 + \frac{A_3}{A_1} \chi \eta \right) \\ a^2 &= \frac{A_1}{\rho}, \quad A_1 c_j \left(k_j^2 - \frac{p^2}{a^2} \right) = A_3 k_j d_j \end{aligned} \quad (1.5)$$

Выражения k_j приведены для больших моментов времени (p - мало), так как и нелинейную задачу будем рассматривать для больших x и t (окрестность фронта).

В таком приближении коэффициенты c_j определяются на основании (1.4)

$$\begin{aligned} c_1 &= \frac{\bar{r}(p)}{p} - \frac{A_3}{A_1} \sqrt{\frac{\chi}{p}} \bar{T}_0(p) \\ c_2 &= \frac{A_3}{A_1} \sqrt{\frac{\chi}{p}} \left[\bar{T}_0 + \frac{\chi \eta}{a} \bar{r}(p) \right] \end{aligned} \quad (1.6)$$

Откуда видно, что на фронте упругой волны влиянием граничной температуры можно пренебречь и при этом вклад c_2 в общее решение мал по сравнению с c_1 .

Такой качественный вывод позволяет при рассмотрении нелинейной задачи на фронте упругой волны учитывать только влияние члена от $f(t)$.

Теперь перейдем к нелинейной задаче. Введя в (1.3) новую переменную

$$\tau = t - \frac{x}{a_1}, \quad a_1^2 = a^2 \left(1 + \frac{A_3}{A_1} \chi \eta \right) \quad (1.7)$$

из второго уравнения можно получить

$$T = \frac{\chi_1 \eta}{a_1} \frac{\partial u}{\partial \tau} - \chi_1 \eta \frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\chi_1^2 \eta}{a_1^3} \frac{\partial^2 u}{\partial \tau^2} \quad (1.8)$$

с учетом которого первое уравнение дает

$$\frac{\partial F}{\partial x} + KF \frac{\partial F}{\partial \tau} = \delta \frac{\partial^2 F}{\partial \tau^2}, \quad F = \frac{\partial u}{\partial \tau} \quad (1.9)$$

Здесь

$$K = \frac{A_4}{A_1 + A_3 \chi_1 \eta} \frac{1}{a_1^2}, \quad \delta = \frac{1}{2a_1^3} \frac{A_3 \chi_1^2 \eta}{A_1 + A_3 \chi_1 \eta}$$

Уравнение (1.9) исследовано многими авторами [2,5]. Согласно [2], задавая граничное условие в виде фиг. 1 работы [2] и рассматривая сначала задачу без диссипации ($\delta = 0$), можно получить позади волны:

$$F = f(Y_1), \quad \tau = KFx + Y_1 \quad (1.10)$$

а впереди

$$F = f(Y_2), \quad \tau = KFx + Y_2 \quad (1.11)$$

Для передней волны $F(Y_2) = 0$ и закон равенства площадей под кривой $F(Y)$ и секущей дает [5]

$$F^2(Y_1) = -\frac{2}{Kx} \int_0^{Y_1} f(Y) dY \quad (1.12)$$

Так как $\alpha \eta < E$, то знак K определяется $A_4 - \chi_1$. Для типично упругой среды $\chi_1 < 0$ и ударная волна получится при $f(Y_0) < 0$.

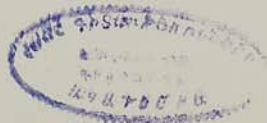
При $x \rightarrow \infty$ получаем $Y_1 \rightarrow Y_0$ и $f(Y_0) = 0$, что дает

$$F(Y_1) = -\sqrt{-\frac{2}{Kx} \int_0^{Y_1} f(Y) dY} \quad (1.13)$$

Аналогичное рассуждение применим и для задней волны, для которой $F(Y_1) = 0$. Тогда получится, что

$$F(Y_2) = -\sqrt{\frac{2}{Kx} \int_{Y_0}^{\infty} f(Y) dY} \quad (1.14)$$

Между ударными волнами решение имеет вид



$$F(Y_{1,2}) = F(Y_0) \frac{\tau - Y_0}{1 + Kx F(Y_0)} \quad (1.15)$$

а для больших X

$$F(Y_{1,2}) = \frac{\tau - Y_0}{Kx} \quad (1.16)$$

которое удовлетворяет уравнению (1.9).

При $\delta \neq 0$ точное решение (1.9), переходящее в (1.16), дается в виде [2].

$$F = \frac{1}{Kx} \left(\tau - Y_0 \operatorname{th} \frac{Y_0 \tau}{2\delta x} \right) \quad (1.17)$$

2. В случае задачи о цилиндрическом взрыве исходные уравнения следующие:

$$\frac{\partial \sigma_r}{\partial r} + \frac{\sigma_r - \sigma_\theta}{r} = \rho \frac{\partial^2 u}{\partial t^2} \quad (2.1)$$

$$\frac{\partial^2 T}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \frac{\partial T}{\partial r} - \frac{1}{\chi} \frac{\partial T}{\partial t} - \eta \frac{\partial}{\partial t} (\epsilon_r + \epsilon_\theta) = 0$$

где $\epsilon_r = \frac{\partial u}{\partial r}$, $\epsilon_\theta = \frac{u}{r}$

Вблизи фронта волны уравнение (2.1) упрощается по вышеприведенным соображениям и оставляются только члены основного порядка малости.

Тогда окончательное уравнение имеет вид

$$\frac{\partial F}{\partial r} + \frac{1}{2} \frac{F}{r} + KF \frac{\partial F}{\partial \tau} = \delta \frac{\partial^2 F}{\partial \tau^2} \quad (2.2)$$

Как и выше, сначала рассмотрим случай $\delta = 0$. Тогда решение примет вид

$$\sqrt{r} F = C(Y_{1,2}), \quad \tau = 2CK\sqrt{r} + Y_{1,2} \quad (2.3)$$

При $r = r_0$ $F(t, r_0) = f(t)$, что дает

$$\tau = 2K\sqrt{rr_0} f(Y_{1,2}) + Y_{1,2} \quad (2.4)$$

Используя закон площадей [2,5], для переднего фронта получим

$$F(Y_1) = \sqrt{-\frac{1}{Kr^{3/2} r_0^{-1/2}} \int_0^{Y_1} f(Y) dY} \quad (2.5)$$

а для заднего фронта -

$$F(Y_2) = \sqrt{-\frac{1}{Kr^{3/2} r_0^{-1/2}} \int_{Y_2}^{\infty} f(Y) dY} \quad (2.6)$$

Между фронтами ударных волн из (2.4) можно получить

$$F(Y_{1,2}) = \frac{f'(Y_0)(\tau - Y_0)}{1 + 2Kr^{1/2}r_0^{1/2}f'(Y_0)} \quad (2.7)$$

Для $r \rightarrow \infty$

$$F(Y_{1,2}) = \frac{\tau - Y_0}{2Kr^{1/2}r_0^{1/2}}, \quad F = \frac{\tau - Y_0}{2Kr} \quad (2.8)$$

что представляется точным решением (2.2) при $\delta = 0$.

Как и в первом случае, решение диссипативной задачи $\delta \neq 0$, которое переходит в (2.7), есть

$$F = \left(\frac{r_0}{r}\right)^{1/2} f, \quad F = \frac{1}{2Kr} \left(\tau - \text{th} \frac{Y_0 \tau}{4\delta r}\right) \quad (2.9)$$

Однако в отличие от (1.17), (2.9) есть приближенное решение.

ЛИТЕРАТУРА

1. Багдоев А.Г., Мовсисян Л.А. К вопросу определения ударной волны в нелинейных задачах теории упругости. - Изв. АН АрмССР, Механика, 1968, т.21, №3.
2. Азунян Ж.О., Багдоев А.Г. Решение задачи о движении упругой среды в магнитном поле под действием ударной нагрузки. - Изв. АН АрмССР. Механика, 1973, т.26, №1, с.36-50.
3. Каудерер Г. Нелинейная механика. - М.: ИЛ, 1961. 777 с.
4. Новацкий В. Динамические задачи термоупругости.- М.: Мир, 1970. 256 с.
5. Уизем Дж. Линейные и нелинейные волны.- М.: Мир, 1977. 622 с.

Институт Механики НАН Армении

Поступила в редакцию
9.08.1994