

**РАСЧЕТ СОУДАРЕНИЯ МЕТАЛЛИЧЕСКИХ ТЕЛ НА ОСНОВЕ МОДЕЛИ
СЖИМАЕМОЙ ЖИДКОСТИ**

А. Н. Марьямов

(Москва)

Описание поведения металлов при интенсивных динамических нагрузках, возникающих при соударении твердых тел, дано в работе Г. И. Покровского [1]. Теоретическому исследованию этого явления посвящены работы М. А. Лаврентьева и Биргера [2,3], где расчет взаимодействия проводился на основе модели идеальных несжимаемых струй. Соударения с учетом сжимаемости и прочностных характеристик металлов изучалось Ф. А. Баумом, К. П. Станюковичем и Б. И. Шехтером [4].

Оценка влияния сжимаемости при соударении металлических тел была посвящена работа Н. А. Златина [5]. А. Я. Сагомонян в работе [6] предложил для описания стационарного соударения твердых тел использовать методы гиперзвуковой газовой динамики. В настоящей работе решается задача о стационарном соударении металлических тел с учетом двумерности течения и сжимаемости материалов снаряда и преграды. Аналогичные результаты для одномерного течения были получены в [4,5].

Пусть металлический боец плотностью ρ_0 , длина которого значительно превосходит поперечные размеры, встречает в направлении нормали к поперечному сечению плоскость полубесконечной преграды со скоростью V_0 . В бойке и преграде возникают ударные волны, за фронтами которых материал бойка и преграды находятся в состоянии, близком к жидкому. В процессе проникания жидкая струя, образовавшаяся за ударной волной в бойке, под действием высокого противодавления поворачивает на 180° , приобретая осесимметричную грибообразную форму (фиг. 1). Границчная поверхность AOA' , разделяющая материал бойка и преграды, является контактной поверхностью, на которой давление и нормальная составляющая скорости непрерывны. Предполагая, что форма контактной поверхности между преградой и бойком может быть аппроксимирована однопараметрической поверхностью (например сферой), рассмотрим случай, когда скорость движения контактной поверхности U больше скорости звука в преграде, а разность скоростей $V_0 - U$ больше скорости звука в бойке. При этих условиях ударные волны в бойке и преграде относительно контактной поверхности будут неподвижны. Основным фактором, определяющим движение бойка в преграде, будет распределение давления по контактной поверхности, которое, вероятно, будет аналогичным распределению давления при движении тела в бесконечной сжимаемой жидкости. Изложенная постановка задачи соударения позволяет для описания движения использовать уравнения течения сжимаемой идеальной жидкости.

Система уравнений для определения нормальной u , тангенциальной v составляющих вектора скоростей \vec{W} , давления p , плотности ρ и энтропии S в переменных r и θ (случай осевой симметрии) имеет вид

$$\begin{aligned} u \frac{\partial u}{\partial r} + \frac{v}{r} \frac{\partial u}{\partial \theta} - \frac{v^2}{r} + \frac{1}{\rho} \frac{\partial p}{\partial r} &= 0 \\ u \frac{\partial v}{\partial r} + \frac{v}{r} \frac{\partial v}{\partial \theta} + \frac{uv}{r} + \frac{1}{r\rho} \frac{\partial p}{\partial \theta} &= 0 \\ \frac{\partial u}{\partial r} + \frac{1}{r} \frac{\partial v}{\partial \theta} + \frac{v}{r\rho} \frac{\partial p}{\partial \theta} + \frac{u}{\rho} \frac{\partial p}{\partial r} + \frac{2u + v \operatorname{ctg} \theta}{r} &= 0 \\ u \frac{\partial S}{\partial r} + \frac{v}{r} \frac{\partial S}{\partial \theta} &= 0 \end{aligned} \quad (1)$$

Границными условиями для системы (1) будут условия на ударных волнах NN' и nn' (фиг. 1) с уравнениями меридиональных сечений соответственно $r_w(\theta)_1$ и $r_w(\theta)_2$ и условия на поверхности контакта AOA' с уравнением меридионального сечения $r_k(\theta)$. На ударных волнах выполняются обычные соотношения сохранения потоков массы, импульса и энергии

$$\rho_0 v_{0n} = \rho v_n, \quad v_{0t} = v_t, \quad p_0 + \rho_0 v_{0n}^2 = p + \rho v_n^2, \quad h_0 + \frac{1}{2} v_{0n}^2 = h + \frac{1}{2} v_n^2 \quad (2)$$

Здесь индекс 0 относится к параметрам невозмущенного течения, индексы n и t соответствуют нормальной и касательной к фронту ударной волны составляющим скорости.

На контактной поверхности давление и нормальные составляющие скорости непрерывны

$$p_1 = p_2, \quad u_1 - v_1 \frac{r_k'(\theta)}{r_k} = 0, \quad u_2 - v_2 \frac{r_k'(\theta)}{r_k} = 0, \quad r_k'(\theta) = \frac{dr_k(\theta)}{d\theta} \quad (3)$$

Здесь индексы 1 относится к преграде, 2 — к бойку.

Уравнение состояния среды бралось в форме, предложенной в [7]

$$\begin{aligned} p &= p_x(\rho) + \frac{3RT\gamma_p(\rho)\rho}{A} D\left(\frac{\theta}{T}\right) + \frac{\gamma_\theta}{2} \rho\beta(\rho) T^2 \\ E &= E_x(\rho) + \frac{3RT}{A} D\left(\frac{\theta}{T}\right) + \frac{\beta(\rho)}{2} T^2, \quad p_x = \frac{1}{\rho^2} \frac{dE_x(\rho)}{d\rho} \end{aligned} \quad (4)$$

Здесь T — абсолютная температура, E — удельная внутренняя энергия, E_x — энергия металла при $T = 0^\circ\text{K}$ (холодная составляющая энергии), A — атомный вес, R — газовая постоянная, $\gamma_p(\rho)$ — коэффициент Грюнайзена для решетки, γ_θ — коэффициент Грюнайзена для электронов, β — коэффициент электронной теплоемкости, θ — дебаевская температура, $D(\theta/T)$ — функция Дебая. В теории твердого тела устанавливается следующая связь между коэффициентом $\gamma_p(\rho)$ и холодной составляющей давления $p_x(\rho)$:

$$\gamma_p(v) = -\left(\frac{2}{3} - \frac{t}{3}\right) - \frac{v}{2} \frac{d^2}{dv^2} (p_x v^{2/3} t) \left[\frac{d}{dv} (p_x v^{2/3} t) \right]^{-1}$$

Здесь $v = 1/\rho$ — удельный объем. Значение $t = 0$ отвечает теории Ландау — Станиковича — Слейтера [8, 9], $t = 1$ — Дугдейла — Макдональда [10]. Зависимости p_x , E_x , $\gamma_p(\rho)$ и β от плотности ρ имеют вид

$$\begin{aligned} p_x &= Q [\delta^{2/3} \exp\{q(1 - \delta^{-1/3})\} - \delta^{1/3}] \\ E_x &= 3\rho_{0k} Q [q^{-1} \exp\{q(1 - \delta^{-1/3})\} - \delta^{1/3}] \\ \gamma_p &= \frac{1}{6} \frac{q^2 \delta^{-4/3} \exp\{q(1 - \delta^{-1/3})\} - 6}{\delta^{-1} q \exp\{q(1 - \delta^{-1/3})\} - 2} \\ \beta &= \beta_0 \delta^{\gamma_\theta}, \quad \delta = \rho / \rho_{0k} \end{aligned} \quad (5)$$

Здесь ρ_{0k} — плотность металла при $T = 0^\circ\text{K}$. Используя соотношения (4), в области 1 (фиг. 1) решалась система уравнений (1) при граничных условиях (2) методом, предложенным Г. Ф. Телениным для расчета сверхзвукового обтекания затупленных тел сжимаемой жидкостью [11]. Рассчитывалось соударение медного образца с медным полупространством при скоростях встречи $28.2, 22.6, 16.4, 13.2 \text{ км/сек}$ и давлениях на фронте ударной волны в преграде, соответственно равных $9 \cdot 10^6, 5 \cdot 10^6, 2 \cdot 10^6, 10^6 \text{ atm}$ и свинцового образца со свинцовым полупространством при скоростях встречи $22.2, 15.8, 9.2 \text{ км/сек}$ и давлениях на фронте ударной волны в преграде, соответственно равных $9 \cdot 10^6, 5 \cdot 10^6, 1 \cdot 10^6 \text{ atm}$. Получено распределение нормальной и тангенциальной составляющих вектора скорости, давления, плотности, температуры, холодных, тепловых и электронных составляющих давления и энергии, параметров Грюнайзена для решетки в области 1.

Ниже приводится распределение безразмеренного давления вдоль нулевого луча от контактной поверхности ($\xi = 0$) до ударной волны ($\xi = 1$) для медного и свинцового образцов при различных скоростях соударения V_0

$\xi = 0.0$	0.2	0.4	0.6	0.8	1.0	Cu
$p = 0.7657$	0.7233	0.6507	0.5998	0.5321	0.4905	($V_0 = 28.2$)
$p = 0.7364$	0.6712	0.5397	0.5379	0.4836	0.4326	($V_0 = 22.6$)
$p = 0.6746$	0.5785	0.4173	0.4346	0.3832	0.3375	($V_0 = 16.4$)
$p = 0.6245$	0.5072	0.4103	0.3563	0.3076	0.2659	($V_0 = 13.2$)
$\xi = 0.0$	0.2	0.4	0.6	0.8	1.0	Pb
$p = 0.8101$	0.7936	0.7700	0.7192	0.6652	0.6076	($V_0 = 22.2$)
$p = 0.7872$	0.7743	0.7228	0.6675	0.6130	0.5577	($V_0 = 15.8$)
$p = 0.7049$	0.6154	0.5324	0.4662	0.4109	0.3617	($V_0 = 9.2$)

Следует отметить, что величины отходов ударной волны в области 1 от контактной поверхности для металлических сред при одинаковых числах Маха значительно больше, чем соответствующие величины отходов для реального газа. Это может быть обусловлено значительно меньшим изменением плотности на фронте ударной волны в металлах, чем при тех же числах Маха в газах.

Расчеты течения в области 2 проводились на основе теории сохранения массы и количества движения. Струя, моделирующая течение бойка, растекается вдоль контактной поверхности AOA' , на которой распределения скорости, давления и плотности известны из решения задачи в области 1. Запишем уравнения сохранения массы и количества движения для объема $ABCC'B'A'O$, выделенного на фиг. 1 пунктиром,

$$\int_{\Sigma} \rho w_n ds = \frac{1}{2} \pi \rho_0 V_0 r_0^2, \quad \int_{\Sigma} \rho w_n w ds - \pi \rho_0 V_0^2 r_0^2 = \int_{\Sigma'} (p - p_0) n ds \quad (\Sigma' = \Sigma + \Sigma_{AOA'}) \quad (6)$$

Зная распределение давления вдоль контактной поверхности AOA' и точные значения давления, плотности и скорости в точках A, A' , можно решить уравнение (6), сделав предположение о распределении параметров течения в сечении Σ (фиг. 1). Предположим, что в точках выхода ударной волны на свободную поверхность n, n' достигается местная скорость звука. Тогда из соотношения на фронте ударной волны можно определить угол наклона ϕ ударной волны в точках n и n' с положительным направлением оси $O\phi$. По известному углу наклона скачка в точках n и n' определяем давление в этих точках. Вдоль свободной поверхности nB и $n'B'$ имеет место интеграл Бернулли, давление в точках B и B' известно и равно p_0 . Следовательно, можно определить скорость и плотность в точках B и B' . Пусть ρ_A, ρ_B, w_A и ρ_B, w_B — давление, плотность и скорость соответственно в точках A и B . Апроксимируя значение параметров в сечении Σ линейными функциями расстояния от контактной поверхности, будем иметь

$$\begin{aligned} p &= \frac{\rho_A - \rho_B}{r_A - r_B} (r - r_B) + p_B, \quad \rho = \frac{\rho_A - \rho_B}{r_A - r_B} (r - r_B) + \rho_B \\ w &= \frac{w_A - w_B}{r_A - r_B} (r - r_B) + w_B \end{aligned} \quad (7)$$

Подставляя (7) в (6), получим два алгебраических уравнения для определения r_A и r_B как функции радиуса* поперечного сечения бойка r_0 до соударения. При соударении медного бойка с медным полупространством при скорости встречи 28.2 км/сек радиус контактной поверхности r_A равен $2.52 r_0$, диаметр струи в сечении Σ равен $r_A - r_B = 0.55$.

Аналогичные расчеты проводились для всех рассмотренных случаев соударения.

Поступила 22 II 1966

ЛИТЕРАТУРА

- Покровский Г. И. Гидродинамика больших скоростей. Изд. «Знание», 1966.
- Лаврентьев М. А. Кумулятивный заряд и принципы его работы. Успехи матем. наук, 1957, т. 12, № 4, стр. 41.
- Bigkhoff G. F., Mc Dougall D. P., Pugh E. M., Taylor G. J. Explosives with lined cavities J. Appl. Phys., 1949, vol. 19, p. 563.
- Баум Ф. А., Станюкович К. П., Шехтер Б. И. Физика взрыва. Физматгиз, 1959.
- Златин Н. А. К теории высокоскоростных соударений металлических тел. Ж. техн. физ. 1961, т. 31, № 8, стр. 911.
- Сагомонян А. Я. К задаче взаимодействия тел с большими скоростями. Докл. АН СССР, 1964, т. 156, № 5, стр. 1053.
- Альтшuler Л. В., Баканова А. А., Трунин Р. Ф. Ударные адабаты и нулевые изотермы семи металлов при высоких давлениях. Ж. эксп. и теор. физ., 1962, т. 42, № 1, стр. 91.
- Ландau Л. Д., Станюкович К. П. Об изучении детонации конденсированных взрывчатых веществ. Докл. АН СССР, 1945, т. 46, № 9, стр. 399.
- Slater I. C. Introduction to Chemical Physics. New York, 1939.
- Dugdale J. S., Mac Donald D. K., The thermal expansion of solids. Phys Rev. 1957, vol. 89, No. 4, p. 832.
- Гилинский С. М., Теленин Г. Ф., Тиняков Г. П. Методы расчета сверхзвукового обтекания затупленных тел с отошедшей ударной волной. Изв. АН СССР, Механика и Машиностроение, 1964, № 4, стр. 8.