

выбрать функцию  $P$  таким образом, что  $P(A) = 0$  ( $A$  — постоянная), то рассматриваемое решение можно трактовать как решение задачи о разлете в пустоту цилиндрического объема газа с заданным начальным полем скоростей и с заданным начальным распределением плотности и давления. Граница этого объема движется по закону  $r = At$ .

Для решения (6) контактными характеристиками вида (7) будут поверхности, задаваемые уравнением  $x = C_1 r + C_2 \sqrt{1 + t^2}$  ( $C_1, C_2$  — произвольные постоянные).

Автор выражает благодарность научному руководителю Н. Х. Ибрагимову за ценные советы и замечания и Л. В. Овсянникову за обсуждение результатов работы.

Поступила 4 II 1977

#### ЛИТЕРАТУРА

1. Овсянников Л. В. Групповые свойства дифференциальных уравнений. Новосибирск, Изд-во СО АН СССР, 1962, с. 239.
2. Лапко Б. В. Построение оптимальных систем подгрупп группы Ли преобразований, допускаемых уравнениями газовой динамики. — В кн.: Динамика сплошной среды. Вып. 14. Новосибирск, изд. Ин-та гидродинамики СО АН СССР, 1973, с. 122—129.
3. Ибрагимов Н. Х. Групповые свойства некоторых дифференциальных уравнений. Новосибирск, «Наука», 1967, с. 59.
4. Ибрагимов Н. Х. Классификация инвариантных решений уравнений двумерного нестационарного движения газа. — ПМТФ, 1966, № 4, с. 19—22.

УДК 536.45 : 533.6.011

### О ВЛИЯНИИ ВЫДЕЛИВШЕЙСЯ ПРИ ВЗРЫВЕ МАССЫ НА РАСПРОСТРАНЕНИЕ ТЕПЛОВОЙ ВОЛНЫ

*Л. П. Горбачев, В. Ф. Федоров*

*(Москва)*

В [1] показано, что на закономерности распространения тепловой волны существенно влияет внутренняя ударная волна.

В данной работе методом, аналогичным [1], оценивается влияние выделившейся массы  $M_0$  на распространение тепловой волны.

Пусть в начальный момент времени в бесконечно малом объеме  $V_0$  мгновенно выделяются энергия  $E_0$  и масса  $M_0$ , причем плотности выделившейся энергии и вещества во много раз больше плотности энергии и вещества окружающей среды. От места взрыва распространяется сферическая тепловая волна. Вследствие наличия перепада давлений на границе масса  $M_0$  — окружающий воздух начинается движение газа. Внутри тепловой волны в идеальном газе, характеризуемом эффективными значениями показателя адиабаты  $\gamma_0$  и газовой постоянной  $A_0$ , распространяется ударная волна.

Система уравнений, описывающая процессы распространения волн, имеет вид

$$(1) \quad \frac{\partial \rho}{\partial t} = -\frac{1}{r^2} \frac{\partial}{\partial r} (r^2 \rho v);$$

$$(2) \quad \frac{\partial}{\partial t} (\rho v) = -\frac{\partial}{\partial r} (\rho v^2 + \rho a^2) - \frac{2\rho v^2}{r};$$

$$(3) \quad \frac{\partial}{\partial t} \left( \frac{\rho a^2}{\gamma_3 - 1} + \frac{\rho v^2}{2} \right) = -\frac{1}{r^2} \frac{\partial}{\partial r} \left[ r^2 \rho v \left( \frac{a^2}{\gamma_3 - 1} + \frac{v^2}{2} + a^2 \right) - r^2 S \right],$$

где  $S = -(16/3)\lambda R \sigma T^3 \partial T / \partial r$  — поток излучения;  $a = \sqrt{A_3 T}$  — изотермическая скорость звука.

Уравнение (3) с учетом (1), (2) можно привести к обычной форме записи уравнения тепловой волны

$$(4) \quad \frac{A_3 \rho}{\gamma_3 - 1} \frac{dT}{dt} - A_3 T \frac{d\rho}{dt} = -\frac{1}{r^2} \frac{\partial}{\partial r} (r^2 S).$$

Граничные и начальные условия к системе (1) — (4) записываются в виде

$$(5) \quad \begin{aligned} v(0, t) &= 0, \quad v(r \rightarrow \infty, t) = 0, \\ \rho(r \rightarrow \infty, t) &= \rho_0, \quad T(r \rightarrow \infty, t) = 0, \\ \lim_{V_0 \rightarrow 0} \int_{V_0} \rho(r, 0) d\mathbf{r} &= M_0, \\ \lim_{V_0 \rightarrow 0} \int_{V_0} \frac{\rho(r, 0) A_3 T(r, 0)}{\gamma_3 - 1} d\mathbf{r} &= E_0. \end{aligned}$$

Поскольку начальная стадия роста области с высокой температурой происходит за счет неравновесного излучения [2] в течение времени  $T_H$  ( $T_H \sim 10^{-7}$  с), много меньшего характерного времени стадии лучистой теплопроводности  $T_L \sim 10^{-5} - 10^{-4}$  с, последнее из условий (5) заменим соотношениями

$$\begin{aligned} \lim_{V_0 \rightarrow 0} \int_{V_0} \frac{\rho v^2}{2} d\mathbf{r} &= \alpha E_0, \quad 0 < \alpha < 1, \\ 4\pi \int_0^{r_{T_0}} \frac{\rho A_3 T}{\gamma_3 - 1} r^2 dr &= (1 - \alpha) E_0, \end{aligned}$$

учитывающими перераспределение выделившейся энергии между теплом и движением. Здесь  $\alpha$  — начальная доля кинетической энергии, характеризующая свойствами выделившегося вещества;  $r_{T_0}$  — начальный радиус тепловой волны.

На изотермическом скачке уплотнения  $r = r_1$  справедливы соотношения

$$\begin{cases} [\rho(D - v)] = 0, \\ [\rho v(D - v) - \rho a^2] = 0, \\ \left[ \rho(D - v) \left( \frac{v^2}{2} + \frac{a^2}{\gamma_3 - 1} \right) - S - \rho a^2 v \right] = 0, \end{cases}$$

где квадратные скобки означают разности соответствующих величин на фронте ударной волны.

Анализ размерностей определяющих параметров показывает, что задача не является автомодельной. Будем ее решать методом, аналогичным [1].

Полагаем, что температура постоянна во всей нагретой области

$$T(r, t) = \begin{cases} T(t), & r \in [0, r_T], \\ 0, & r > r_T, \end{cases}$$

где  $r_T$  — радиус фронта тепловой волны.

Зададимся распределением плотности и скорости газа за фронтом ударной волны

$$(6) \quad \begin{aligned} \rho &= \rho_1(r/r_1)^m, \\ v &= D(1 - \rho_0/\rho_1)(r/r_1), \quad r \in [0, r_1]. \end{aligned}$$

Умножая уравнение (1) на  $4\pi r^2$  и интегрируя по области движущегося газа с учетом (6), получим выражение для коэффициента  $m$

$$(7) \quad m = \frac{4\pi r_1^3 \rho_1}{M_0 + 4\pi \rho_0 r_1^3 / 3} - 3.$$

Далее, аналогично [1] выводится система обыкновенных дифференциальных уравнений для приближенного расчета распространения внутренней ударной и тепловой волн

$$(8) \quad dr_1/dt = D,$$

где  $D$  удовлетворяет условию

$$(9) \quad D = \left[ \frac{2E_{\text{в}}}{(M_0 + 4\pi \rho_0 r_1^3 / 3)(1 - a^2/D^2)} + \frac{E_{\text{к}}}{\pi r_1^3 \rho_1 (1 - a^2/D^2)} \right]^{1/2},$$

$$(10) \quad \rho_1 = \rho_0 \frac{D^2}{a^2};$$

$$(11) \quad \frac{dr_T}{dt} = \frac{S_T(\gamma_0 - 1)}{\rho_0 A_0 T},$$

где  $S_T = (7,52/r_T)(T/10^6)^2 \sigma T^4$  — поток излучения на фронте тепловой волны;

$$(12) \quad T = \frac{(\gamma_0 - 1)(E_0 - E_{\text{к}})}{A_0 (M_0 + 4\pi \rho_0 r_T^3 / 3)};$$

$$(13) \quad \frac{dE_{\text{в}}}{dt} = 4\pi r_1^2 \rho_0 D^3 \left[ \frac{3(1 - a^2/D^2)}{3 + m} - \frac{(1 - a^4/D^4)}{2} \right],$$

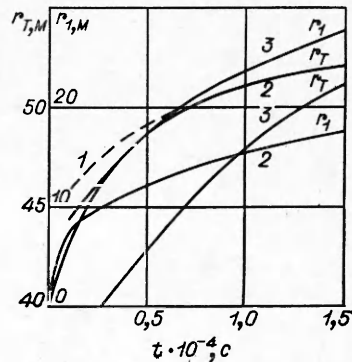
где  $E_{\text{к}} = 4\pi \int_0^{r_1} \frac{\rho v^2}{2} r^2 dr$  — кинетическая энергия движущегося газа.

Заметим, что при  $M_0 \rightarrow 0$  система (7) — (12) переходит в соответствующие уравнения [1]. Из условий (6) при  $m = 0$  и  $\rho_0/\rho_1 \ll 1$  следует, что начальный разлет выделившейся массы происходит в автомодельном режиме, рассмотренном в [3]. При  $m = 0$  распределения (6) удовлетворяют уравнению неразрывности (1) для любой зависимости  $r_1(t)$ .

В качестве начальных значений для задачи численного счета при  $t = 0$  приняты:  $r_{T_0} = 30$  м,  $r_1 = 0$ ,  $\alpha = 0,5$ ,  $m = 0$ ,  $\rho_0 = 1,29$  кг/м<sup>3</sup>. Следовательно, при  $t = 0$   $\rho_1 r_1^3 = \frac{3M_0}{4\pi}$ .

На фигуре показаны зависимости от времени радиусов фронта тепловой и ударной волн. Кривые 1—3 соответствуют значениям  $M_0 = 0$  (автомодельное решение [4]); 0,1 и 10 т. Видно, что выделявшаяся масса существенно влияет на закономерности распространения тепловой и ударной волн.

Поступила 27 XII 1976



#### ЛИТЕРАТУРА

1. Горбачев Л. П., Федоров В. Ф. О влиянии ударной волны на распространение тепловой. — ПМТФ, 1975, № 3.
2. Pomraning. Early time air fireball model for near surface energy release. — «Nuclear Science and Engineering», 1974, vol. 53, N 2.
3. Седов Л. И. Методы подобия и размерностей в механике. Изд. 7-е. М., «Наука», 1972.
4. Зельдович Я. Б., Райзер Ю. П. Физика ударных волн и высокотемпературных гидродинамических явлений. М., «Наука», 1966.

УДК 533.6.011,534.222.2

### РАЗВИТИЕ ДИНАМИЧЕСКИХ ВОЗМУЩЕНИЙ НА НАЧАЛЬНОЙ СТАДИИ ТОЧЕЧНОГО ВЗРЫВА В ТЕПЛОПРОВОДНОМ ГАЗЕ

В. П. Шидловский

(Москва)

Рассматриваются одномерные возмущения, возникающие в холодном однородном газе ( $T_1 = 0$ ,  $\rho_1 = \text{const}$ ) при мгновенном выделении конечной энергии в начале координат. Исходные уравнения составлены для газа, в котором механизм теплопередачи моделируется нелинейной теплопроводностью с коэффициентом  $\lambda \sim T^n$ . Преобразование уравнений к безразмерной форме с помощью введения «естественных» переменных позволяет указать и простейший путь исследования процесса в целом с помощью метода возмущений. Начальное приближение соответствует известному решению для тепловой волны [1], тогда как последующие приближения описывают совместное развитие как тепловых, так и динамических возмущений. Исследование свойств решений и пример расчета двух первых приближений (не считая начального) для случая точечного сферического взрыва при  $n = 5$  дает представление о формировании ударной волны.

При изучении взрыва в газе важное значение имеет учет реальных процессов теплопередачи. Это особенно существенно на самой начальной стадии взрыва, ибо, как показывают наблюдения и теоретические исследования [2], тепловая