

**ТЕЧЕНИЕ ГАЗА ЗА ДЕТОНАЦИОННОЙ ВОЛНОЙ
ЧЕПМЕНА — ЖУГЕ В ОКРЕСТНОСТИ ЛИНИИ РАЗРЫВА
КРИВИЗНЫ ПОВЕРХНОСТИ ВОЛНЫ**

А. М. СВАЛОВ

(Москва)

В работе рассматриваются вопросы построения решения уравнений газовой динамики вблизи линии разрыва кривизны на поверхности детонационной волны, распространяющейся в режиме Чепмена — Жуге. Описана структура решения в двух случаях — в течении, возникающем при инициировании детонации вдоль полуплоскости в покоящемся однородном горючем газе, и в течении, возникающем при инициировании детонации по лучу в тех же условиях.

Рассматриваемая задача автомодельна [1], поэтому будем искать решения с постоянной скоростью детонационной волны. Скорость волны однозначно определяется по параметрам покоящегося газа при выполнении условия Чепмена — Жуге, согласно которому детонационная волна движется относительно сгоревшего газа со скоростью звука.

Вообще говоря, поверхность детонационной волны, распространяющейся в режиме Чепмена — Жуге, представляет собой огибающую характеристических поверхностей уравнений, описывающих движение газа за волной. Задача Коши, поставленная для этих уравнений с начальными распределениями функций, заданными на поверхности волны, некорректна, и возникает вопрос об условиях существования решения и возможности построения его в окрестности волны. Вопросы существования и построения решений за произвольными криволинейными волнами изучались в [2], где было показано, что задача Коши разрешима лишь для расходящихся волн, причем решение существенно зависит от кривизны поверхности волны. При этом возникает вопрос о построении решения в окрестности линии разрыва кривизны, т. е. разрыва вторых производных функции, задающей поверхность детонационной волны. В предлагаемой работе исследуется структура решения в окрестности линии, разделяющей плоскую и цилиндрическую поверхности, а также линии, разделяющей цилиндрическую и сферическую поверхности.

Отметим, что, как показано в [3], за детонационной волной устанавливается автомодельное течение с момента выхода ее на режим Чепмена — Жуге независимо от конкретных условий инициирования, т. е. построенное ниже решение справедливо для описанных волн Чепмена — Жуге независимо от условий их образования.

1. В течении за детонационной волной, образовавшейся при инициировании детонации вдоль полуплоскости, можно выделить три области: область, занятую волной Римана, область автомодельного одномерного цилиндрического течения и область, в которой происходит взаимодействие указанных двух течений. В предположении непрерывности течения все области разделяются между собой характеристиками уравнений

$$\begin{aligned}
 & (u - \eta_1)u_{\eta_1} + (v - \eta_2)v_{\eta_2} + \frac{2}{\gamma - 1}aa_{\eta_1} = 0 \\
 (1.1) \quad & (u - \eta_1)v_{\eta_1} + (v - \eta_2)v_{\eta_2} + \frac{2}{\gamma - 1}aa_{\eta_2} = 0 \\
 & \frac{2}{\gamma - 1} [(u - \eta_1)a_{\eta_1} + (v - \eta_2)a_{\eta_2}] + a(u_{\eta_1} + v_{\eta_2}) = 0
 \end{aligned}$$

Здесь a , u и v — безразмерные скорость звука и проекции скорости газа на оси $\eta_1 = x_1/Dt$, $\eta_2 = x_2/Dt$, D — скорость волны Чепмена — Жуге, γ — показатель адиабаты продуктов детонации; ось x_2 ортогональна плоскости инициирования, ось x_1 ортогональна оси x_2 и границе полуплоскости.

Условие Чепмена — Жуге связывает значение скорости звука a и нормальной скорости газа w на волне соотношением

$$(1.2) \quad a_0 + w_0 = 1$$

При этом условии производные функции a и w по нормали к поверхности цилиндрической волны обращаются в бесконечность, а соответствующие производные на поверхности плоской волны конечны, и в области взаимодействия цилиндрической волны разрежения и волны Римана возникает течение со сложной структурой, для описания которой целесообразно перейти в плоскость годографа u, v .

Уравнения (1.1) допускают первый интеграл, аналогичный интегралу Бернулли

$$(1.3) \quad \frac{u^2 + v^2}{2} - u\eta_1 - v\eta_2 + \frac{a^2}{\gamma - 1} + \varphi = 0, \quad \varphi_{\eta_1} = u, \quad \varphi_{\eta_2} = v$$

Преобразованием Лежандра введем новую функцию $\varphi_1(u, v)$

$$\varphi_1 = \frac{u^2 + v^2}{2} - u\eta_1 - v\eta_2 + \varphi$$

Тогда вместо (1.3) получим

$$a^2/(\gamma - 1) + \varphi_1 = 0$$

Введя функцию $S = a^2/(\gamma - 1)$, получим следующие соотношения, являющиеся следствием первых двух уравнений системы (1.1) и одновременно формулами перехода от переменных u, v к переменным η_1, η_2

$$(1.4) \quad S_u = \eta_1 - u, \quad S_v = \eta_2 - v$$

Уравнение неразрывности в новых переменных примет вид

$$(1.5) \quad [(\gamma - 1)S - S_v^2](S_{uu} + 1) + 2S_u S_v S_{uv} + [(\gamma - 1)S - S_u^2](S_{vv} + 1) = 0$$

В области годографа детонационной волне соответствует окружность

$$(1.6) \quad u^2 + v^2 = w_0^2$$

Волна Римана вырождается в отрезок оси v , заключенный внутри окружности (1.6). Заметим, что окружность (1.6) уже не является огибающей характеристик уравнения (1.5), так как эти характеристики описываются уравнением

$$\tau \pm 2a/(\gamma - 1) = \text{const}$$

где τ — длина дуги характеристики, отсчитываемая от какой-либо точки.

В этом случае решение, соответствующее цилиндрической волне разрежения, можно разложить в ряд в окрестности (1.6) [4] и найти распределение функции S и ее внешней производной на характеристике, отделяющей область возмущенного течения от одномерного цилиндрического.

Если ввести полярные координаты r, α в точке пересечения окружности (1.6) и оси v (α отсчитывается по часовой стрелке), а также переменную $\psi = \alpha/\sqrt{r}$, то уравнение характеристики цилиндрической волны будет следующим:

$$(1.7) \quad \psi = \psi_0 - \psi_{10}r + \dots, \quad \psi_0 = 2(\gamma + 1)^{1/2}/3a_0^{1/2}, \quad \psi_{10} > 0$$

а распределение функции S и ее производной S_ψ на характеристике (1.7) будет иметь вид

$$(1.8) \quad S = \frac{a_0^2}{\gamma-1} - a_0 r + \frac{4\gamma-5}{18} r^2 + \dots, \quad S_\psi = \frac{2}{3} a_0^{1/2} (\gamma+1)^{1/2} r^2 + \dots$$

Характеристике волны Римана будет соответствовать отрезок оси $v(\psi=0)$ с распределением функций

$$(1.9) \quad S = \frac{a_0^2}{\gamma-1} - a_0 r + \frac{\gamma-1}{4} r^2 + \dots, \quad S_\psi = -\left(\frac{a_0}{2}\right)^{1/2} (\gamma+1)^{1/2} r^2 + \dots$$

Будем искать решение уравнения (1.5) в виде

$$(1.10) \quad S = S_0(\psi) + S_1(\psi)r + S_2(\psi)r^2 + \dots$$

причем на $\psi=0$ и $\psi=\psi_0$ функции S и S_ψ принимают значения соответственно формулам (1.8) и (1.9).

Подставляя ряд (1.10) в уравнение (1.5) и приравнявая коэффициенты при одинаковых степенях r , будем последовательно получать обыкновенные дифференциальные уравнения для определения функций S_0 , S_1 , S_2 и т. д.

Легко показать, что единственно возможными функциями S_0 , S_1 , одновременно удовлетворяющими (1.8) и (1.9), являются постоянные

$$S_0 = a_0^2/(\gamma-1), \quad S_1 = -a_0$$

Для определения S_2 получаем следующее уравнение с граничными условиями:

$$(1.11) \quad (a_0^2 \psi^2/4 - \gamma + 1 + 4S_2) S_2'' = a_0 (\psi S_2'/4 + 2S_2 - \gamma) + S_2'^2$$

$$(1.12) \quad S_2|_{\psi=0} = (\gamma-1)/4, \quad S_2'|_{\psi=0} = -(a_0/2)^{1/2} (\gamma+1)^{1/2}$$

$$S_2|_{\psi=\psi_0} = (4\gamma-5)/18, \quad S_2'|_{\psi=\psi_0} = 2a_0^{1/2} (\gamma+1)^{1/2}/3$$

Нетрудно видеть, что значения S_2 и S_2' в точках $\psi=0$ и $\psi=\psi_0$ обращают в нуль коэффициент при S_2'' и правую часть уравнения (1.11), т. е. точки $\psi=0$ и $\psi=\psi_0$ являются особыми точками уравнения (1.11). Качественного исследования этого уравнения из-за громоздких выкладок здесь не приводится, укажем лишь, что после введения новых переменных по формулам

$$\psi_1 = \sqrt{\frac{a_0}{\gamma+1}} \psi, \quad y_1 = \frac{S_2 - \gamma/2}{\gamma+1}, \quad y = -\frac{\psi^2}{16} - \frac{1}{4} - y_1$$

и представления решения в виде

$$p^2 = 1/2 + c y^{1/2} - 5/2 y - f(y)$$

где $p=y'$, c — произвольная постоянная, получим систему двух уравнений относительно функций $p(y)$ и $f(y)$, в которой особенности на границах будут устранены.

Асимптотическое разложение решения уравнения (1.11) в окрестности точек $\psi=0$ и $\psi=\psi_0$ имеет вид

$$(1.13) \quad \psi=0, \quad S_2 = \frac{\gamma-1}{4} - \sqrt{\frac{a_0(\gamma+1)}{2}} \psi + c_1 [a_0^3(\gamma+1)]^{1/4} \psi^{3/2} + \dots$$

$$\psi = \psi_0, \quad S_2 = \frac{4\gamma - 5}{18} - \frac{2}{3}(\gamma + 1) \left(\frac{2}{3} - \sqrt{\frac{a_0}{\gamma + 1}} \psi \right) +$$

$$+ c_2(\gamma + 1) \left(\frac{2}{3} - \sqrt{\frac{a_0}{\gamma + 1}} \psi \right)^{1/2} + \dots$$

где $c_1, c_2 > 0$.

По формулам обратного перехода (1.4) найдем, что

$$(1.14) \quad \eta_1 = -r^{1/2}(S_2' + \psi S_2) + h_1(\psi)r^{3/2} + \dots$$

$$\eta_2 = 1 + \left(\frac{\psi^2}{2} S_1 - 2S_2 + \frac{3}{2} \psi S_2' - 1 \right) r + h_2(\psi)r^2 + \dots$$

В выражения h_1 и h_2 входит функция S_3 , которая не исследована, но качественные выводы можно сделать, ограничиваясь функциями S_0, S_1, S_2 . Якобиан преобразования J от переменных η_1, η_2 к переменным ψ, r имеет вид

$$J = (\gamma + 1)r^{1/2} \left[(y'' + 9/8) (-9/16\psi_1 + 2y^{-1/2} - 3/2\psi_1 y') - \right.$$

$$\left. - 1/2(y' + 9/8\psi_1) (-9/8\psi_1 + y'/2 - 3/2\psi_1 y'') \right] + \dots$$

Не приводя доказательства того, что $J > 0$ всюду, укажем асимптотику J в точках $\psi = 0$ ($\psi_1 = 0$) и $\psi = \psi_0$ ($\psi_1 = 2/3$).

$$(1.15) \quad \lim_{\psi_1 \rightarrow 0} J = (\gamma + 1) \left(-\frac{1}{2} y'' \right) r^{1/2} = +\infty$$

$$\lim_{\psi_1 \rightarrow 2/3} J = \frac{9}{16} (\gamma + 1) c_2^2 r^{1/2} > 0$$

По формулам обратного перехода имеем

$$S_{\eta_1} = S_\psi \eta_{2r} / J - S_r \eta_{2\psi} / J, \quad S_{\eta_2} = -S_\psi \eta_{1r} / J + S_r \eta_{1\psi} / J$$

С учетом (1.15) найдем, что на характеристике волны Римана

$$S_{\eta_1} = o(r^{1/2}), \quad S_{\eta_2} = \frac{2}{\gamma + 1} a_0 + o(r^{1/2})$$

а на характеристике цилиндрической волны разрежения

$$S_{\eta_1} = \lim_{\psi_1 \rightarrow 2/3} \frac{8}{9} \frac{a_0 \psi_0}{(\gamma + 1)^2 c_2^2} S_2'' r^{1/2} = A_1 + o(r^{1/2}), \quad A_1 > 0$$

$$S_{\eta_2} = \lim_{\psi_1 \rightarrow 2/3} \frac{16}{9} \frac{a_0}{(\gamma + 1) c_2^2} S_2'' = A_2 r^{-1/2} + \dots, \quad A_2 > 0$$

На основании полученных результатов можно сделать вывод, что течение разрежения за цилиндрической волной детонации Чепмена — Жуге, взаимодействуя с волной Римана, образует сложную по структуре течения область, которая является волной сжатия, имеющей вблизи характеристики цилиндрического течения большие положительные градиенты, что говорит о возможном существовании слабой ударной волны, влияния которой из-за разложения до членов порядка r^2 не обнаруживается. Характеристики волны сжатия представляют собой пучок кривых, имеющих общую касательную с волной в точке разрыва кривизны волны.

2. Течение за детонационной волной, образующейся при инициировании детонации по лучу в пространстве, исследуется аналогично. Поверхность волны в этом случае представляет собой поверхность, состоящую из поверхности круглого цилиндра и поверхности полусферы, соединяющихся между собой по окружности, которая и является линией разрыва кривизны поверхности.

Уравнения, описывающие течение за волной, будут следующими:

$$(2.1) \quad \begin{aligned} (u-\eta_1)u_{\eta_1} + (v-\eta_2)u_{\eta_2} + \frac{2}{\gamma-1}aa_{\eta_1} &= 0 \\ (u-\eta_1)v_{\eta_1} + (v-\eta_2)v_{\eta_2} + \frac{2}{\gamma-1}aa_{\eta_2} &= 0 \\ \frac{2}{\gamma-1}[(u-\eta_1)a_{\eta_1} + (v-\eta_2)a_{\eta_2}] + a\left(u_{\eta_1} + v_{\eta_1} + \frac{v}{\eta_2}\right) &= 0 \\ \eta_1 = x_1/Dt, \quad \eta_2 = \sqrt{x_2^2 + x_3^2}/Dt \end{aligned}$$

Здесь ось x_1 направлена по лучу, по которому проводится инициирование детонации, оси x_2, x_3 лежат в ортогональной этому лучу плоскости; остальные обозначения аналогичны обозначениям п. 1.

Преобразованиями, аналогичными описанным в п. 1, сведем систему уравнений (2.1) к системе уравнений в плоскости годографа скорости

$$(2.2) \quad \begin{aligned} S_u = \eta_1 - u, \quad S_v = \eta_2 - v \\ [(\gamma-1)S - S_u^2](S_{vv} + 1) + 2S_u S_v S_{uv} + [(\gamma-1)S - S_v^2] \times \\ \times (S_{uu} + 1) + (\gamma-1)S \frac{v}{S_v + v} [(S_{uu} + 1)(S_{vv} + 1) - S_{uv}^2] = 0 \end{aligned}$$

Характеристика одномерной сферической волны разрежения определяется соотношением

$$\psi = \psi_0 - \psi_{10}r + \dots, \quad \psi_0 = \frac{1}{3} \sqrt{\frac{\gamma+1}{a_0}}, \quad \psi_{10} > 0$$

Распределение значений функций S, S_ψ на этой характеристике имеет вид

$$\begin{aligned} S &= \frac{a_0^2}{\gamma-1} - a_0r + \frac{\gamma-8}{18}r^2 + \left[\frac{5}{36} \frac{\gamma+1}{a_0w_0} - \frac{(\gamma+1)^2}{1944a_0} \right] r^3 + \dots \\ S_\psi &= \frac{1}{3} \sqrt{a_0(\gamma+1)}r^2 + \frac{1}{3} \sqrt{\frac{\gamma+1}{a_0}} \frac{54 - (\gamma+1)w_0}{54w_0} r^3 + \dots \end{aligned}$$

На отрезке оси v , ограниченном окружностью, соответствующей детонационной волне, и представляющем собой характеристику цилиндрической волны разрежения, распределения таковы:

$$S = \frac{a_0^2}{\gamma-1} - a_0r - \frac{1}{2}r^2 + \frac{\gamma+1}{6a_0w_0}r^3 + \dots, \quad S_\psi = -\frac{2}{3w_0} \sqrt{\frac{\gamma+1}{a_0}}r^3 + \dots$$

Представим S в виде

$$S = S_0(\psi) + S_1(\psi)r + S_2(\psi)r^2 + S_3(\psi)r^3 + \dots$$

После подстановки этого разложения в уравнение (2.2) будем получать уравнения для определения S_0, S_1 и т. д., причем, как и в п. 1, функции S_0, S_1 суть постоянные

$$S_0 = a_0^2 / (\gamma - 1), \quad S_1 = -a_0$$

Для функции S_2 в этом случае можно выписать точное решение

$$S_2 = -1/2 + a_0 \psi^2 / 2$$

Основное уравнение для этой задачи — уравнение, определяющее функцию S_3 , которое из-за его громоздкости выписывать не будем, укажем лишь переменные, в которых оно исследовалось, и асимптотические формулы в этих переменных

$$\psi_1 = \sqrt{\frac{a_0}{\gamma+1}} \psi, \quad S_3 = \frac{\gamma+1}{6a_0w_0} + \frac{\gamma+1}{a_0w_0} \left(y - \frac{\psi_1^2}{2} - \frac{\gamma+1}{24} w_0 \psi_1^4 \right),$$

$$y = -\frac{2}{3} \psi_1 + c_1 \psi_1^{3/2} + \dots, \quad \psi_1 = 0 \quad (\psi = 0)$$

$$y = \frac{1}{36} - \frac{2}{3} \left(\frac{1}{3} - \psi_1 \right) + \left(\frac{1}{3} - \psi_1 \right)^2 + c_2 \left(\frac{1}{3} - \psi_1 \right)^{20/7} + \dots,$$

$$\psi_1 = \frac{1}{3} \quad (\psi = \psi_0)$$

Здесь $c_1, c_2 > 0$.

Значения якобиана преобразования J в точках $\psi_1 = 0, \psi_1 = 1/3$ равны:

$$J = \lim_{\psi_1 \rightarrow 0} \left(\frac{\gamma+1}{a_0w_0} \right)^2 \sqrt{\frac{a_0}{\gamma+1}} y'' r^{3/2} = +\infty, \quad \psi_1 = 0$$

$$J = \lim_{\psi_1 \rightarrow 1/3} \frac{(\gamma+1)^2}{2a_0^2w_0^2} \sqrt{\frac{a_0}{\gamma+1}} r^{3/2} > 0, \quad \psi_1 = \frac{1}{3}$$

Характер изменения функции S в области η_1, η_2 определим по формулам

$$S_{\eta_1} = o(r^{1/2}), \quad S_{\eta_2} = \frac{a_0^2 w_0}{\gamma+1} \frac{1}{r} + \dots > 0, \quad \psi_1 = 0$$

$$S_{\eta_1} = -\frac{w_0}{3} \sqrt{\frac{\gamma+1}{a_0}} r^{1/2} + \frac{E(\psi_1)}{\sqrt{r}} = Ar^{3/4} + \dots,$$

$$S_{\eta_2} = 2 \frac{a_0^2 w_0}{\gamma+1} \frac{1}{r} + \dots, \quad \psi_1 = \frac{1}{3}$$

$$E(\psi_1) = \frac{3a_0^{3/2} w_0}{\sqrt{\gamma+1}} (\psi_1 y'' - y'), \quad A > 0$$

В точке $\psi_1 = 1/3$ имеет место равенство $E(\psi_1 = 1/3) = 0$, при $0 \leq \psi_1 < 1/3$ $E(\psi_1) > 0$, отсюда можно сделать следующий вывод.

При взаимодействии сферической и цилиндрической волн разрежения образуется центрированная волна сжатия, имеющая вблизи точки разрыва кривизны большие градиенты, т. е. возможно образование слабой ударной волны.

Поступила 11 IV 1977

ЛИТЕРАТУРА

1. *Седов Л. И.* Методы подобия и размерности в механике. М., Гостехиздат, 1957.
 2. *Свалов А. М.* Об условиях существования криволинейной волны детонации Чепмена — Жуге. Вестн. МГУ, Матем., механ., 1976, № 6.
 3. *Левин В. А., Черный Г. Г.* Асимптотические законы поведения детонационных волн. ПММ, 1967, т. 31, вып. 3.
 4. *Курант Р.* Уравнения с частными производными. М., «Мир», 1964.
-