

## ОБ УДАРНЫХ ВОЛНАХ В ТЕЧЕНИЯХ ПОЛИТРОПНОГО ГАЗА, ИМЕЮЩИХ ПРЯМОЛИНЕЙНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

А. Ф. Сидоров  
(Челябинск)

1. Будем рассматривать двумерные нестационарные движения политропного газа с уравнением состояния  $p = a^2(S) \rho$ , где  $p$  — давление,  $\rho$  — плотность,  $S$  — энтропия и  $\gamma$  — показатель адиабаты.

Пусть  $c = \sqrt{dp/d\rho}$  — скорость звука,  $u_1, u_2$  — компоненты вектора скорости  $\mathbf{u}$ .

В работе [1] исследованы изэнтропические течения, обладающие прямолинейными характеристиками в пространстве  $x_1 x_2 t$

$$\frac{dx_1}{\Delta_1} = \frac{dx_2}{\Delta_2} = \frac{dt}{1} \quad (1.1)$$

Величины  $\Delta_1$  и  $\Delta_2$ , а также функции  $u_1, u_2, c$  будем предполагать зависящими от двух параметров:  $\alpha_1, \alpha_2$ , которые определяют положение характеристик.

В дальнейшем будем изучать в основном течения, отличные от простых волн и конических течений, а поэтому в силу теоремы, установленной в работе [1], эти течения для  $\gamma \neq 2$  будут потенциальными (при  $\gamma = 2$  возможны и вихревые течения с прямолинейными характеристиками). В заметке будет дан метод нахождения течений газа за ударными волнами постоянной интенсивности, двигающимися по постоянному фону, для класса достаточно гладких в некотором смысле линий ударных фронтов, когда течение за фронтом имеет прямолинейные характеристики.

Для простоты рассмотрим изотермический газ, но все рассуждения могут быть перенесены и на адиабатический случай с произвольным  $\gamma$ , для которого мы укажем лишь некоторые результаты.

В адиабатическом случае постоянство нормальной скорости фронта ударной волны следует сразу же из условий Гюгонио, как только задан постоянный фон и движение за волной предположено изэнтропичным. В изотермическом газе аналогичное свойство также выводится из условий Гюгонио на фронте, но в предположении, что течение за ударной волной имеет прямолинейные характеристики.

2. В уравнении состояния изотермического газа  $p = a^2 \rho$ , где  $a^2 = RT$ , положим для простоты  $a^2 = 1$  ( $a^2$  — квадрат скорости звука, которая в изотермическом газе постоянна).

Течения изотермического газа с прямолинейными характеристиками описываются системой уравнений [1]

$$\Delta_i = u_i + q_i \quad (i = 1, 2) \quad (2.1)$$

$$(1 - q_1^2)(q_{22} + 1) + 2q_1 q_2 q_{12} + (1 - q_2^2)(q_{11} + 1) = 0 \quad (2.2)$$

$$(1 - q_1^2) \partial u_1 / \partial \alpha_1 - 2q_1 q_2 \partial u_1 / \partial \alpha_2 + (1 - q_2^2) \partial u_2 / \partial \alpha_2 = 0 \quad (2.3)$$

$$\partial u_1 / \partial \alpha_2 = \partial u_2 / \partial \alpha_1 \quad (2.4)$$

$$x_i - \Delta_i(\alpha_1, \alpha_2) t = \alpha_i \quad (i = 1, 2) \quad (2.5)$$

Здесь

$$q = \ln \rho, \quad q_i = \frac{\partial q}{\partial u_i}, \quad q_{ik} = \frac{\partial^2 q}{\partial u_i \partial u_k} \quad (2.6)$$

Уравнения (2.5) служат для нахождения функций  $u_i, q$  в пространстве  $x_1 x_2 t$ .

Рассмотрим покоящийся газ с  $u_1 = u_2 = 0$  и  $\rho = 1$ , по которому идет ударная волна. Уравнение поверхности фронта ударной волны будем брать в виде

$$\alpha_2 - f(\alpha_1) = 0 \quad (2.7)$$

Этот случай задания поверхности фронта уравнением  $\Phi(\alpha_1, \alpha_2) = 0$  будет являться основным, поскольку задание поверхности фронта уравнением  $F(x_1, x_2, t) = 0$  приводит к дополнительному соотношению между  $u_1, u_2$  и  $q$  как функциями  $\alpha_1, \alpha_2$ , вытекающему из условий Гюгонио. Условия Гюгонио в рассматриваемом случае запишутся так:

$$e^q = D^2, \quad |\mathbf{u}| = D - \frac{1}{D}, \quad \mathbf{u} \cdot \mathbf{t} = 0 \quad (2.8)$$

где  $D$  — скорость фронта,  $\mathbf{t}$  — касательный вектор к линии фронта.

Метод исследования условий (2.8) аналогичен методу, примененному в работе [1] для вывода основных уравнений. Пользуясь формулами (2.1) и (2.5), уравнением

(2.7) и формулой

$$D = \frac{\partial \alpha_2 / \partial t - f' \partial \alpha_1 / \partial t}{\sqrt{(\partial \alpha_2 / \partial x_1 - f' \partial \alpha_1 / \partial x_1)^2 + (\partial \alpha_2 / \partial x_2 - f' \partial \alpha_1 / \partial x_2)^2}} \quad (2.9)$$

условия (2.8) можно привести к виду

$$A_i + t B_i = 0 \quad (i = 1, 3)$$

где  $A_i, B_i$  — функции лишь  $\alpha_1$  и, следовательно, в силу произвольности  $t$ , все равны нулю. Таким образом, получим четыре уравнения

$$u_1 + u_2 f' = 0 \quad (2.10)$$

$$(p_{11} + f' p_{12}) u_1 + (p_{21} + f' p_{22}) u_2 = 0 \quad \left( p_{ij} = \frac{\partial \Delta_i}{\partial \alpha_j} \right) \quad (2.11)$$

$$f' e^{q/2} + \frac{u_1 (-\Delta_2 + f' \Delta_1)}{\sqrt{u_1^2 + u_2^2}} = 0 \quad (2.12)$$

$$(p_{21} + f' p_{22}) e^{q/2} + \frac{u_1 [\Delta_1 (p_{21} + f' p_{22}) - \Delta_2 (p_{11} + f' p_{12})]}{\sqrt{u_1^2 + u_2^2}} = 0 \quad (2.13)$$

Наконец, исключение  $D$  из уравнений (2.8) даст еще одно следствие:

$$e^{q/2} = \frac{1}{2} (\sqrt{u_1^2 + u_2^2} + \sqrt{u_1^2 + u_2^2 + 4}) \quad (2.14)$$

Докажем, что вдоль фронта  $|\mathbf{u}| = \sqrt{F} = \text{const}$ . Для этого вычислим вдоль фронта

$$q = \int q_1 du_1 + q_2 du_2$$

Используя (2.1) и (2.12), а также то обстоятельство, что вдоль фронта

$$du_i = \left( \frac{\partial u_i}{\partial \alpha_1} + \frac{\partial u_i}{\partial \alpha_2} f' \right) d\alpha_1$$

выражение для  $q$  можно привести к виду

$$q = -u_1^2 - u_2^2 - \frac{1}{2} \sqrt{(u_1^2 + u_2^2)(u_1^2 + u_2^2 + 4)} + Q \quad (Q = \text{const}) \quad (2.15)$$

Сопоставляя (2.15) и (2.14), видим, что вдоль линии фронта  $u_1^2 + u_2^2 = F = \text{const}$ , постоянная  $Q$  определяется заданием на фронте  $|\mathbf{u}|$ .

Таким образом, ударные волны в рассматриваемом классе течений изотермического газа могут распространяться лишь с постоянной скоростью фронта  $D$ , следовательно, вдоль линии фронта постоянны величины  $|\mathbf{u}|$  и  $q$ .

Кроме того, анализ уравнений (2.10) — (2.13) показывает, что вдоль линии фронта выполняются следующие соотношения:

$$u_1 |_{\alpha_2=f(\alpha_1)} = -f' \sqrt{\frac{F}{1+f'^2}}, \quad u_2 |_{\alpha_2=f(\alpha_1)} = \sqrt{\frac{F}{1+f'^2}} \quad (2.16)$$

$$q_1 |_{u_1^2+u_2^2=F} = \frac{G}{F} u_1, \quad q_2 |_{u_1^2+u_2^2=F} = \frac{G}{F} u_2 \quad (2.17)$$

Здесь

$$F = \left( D - \frac{1}{D} \right)^2, \quad G = G_1 = -\frac{1}{2} (3F + \sqrt{F(F+4)}) \quad \text{или} \\ G = G_2 = \frac{1}{2} (\sqrt{F(F+4)} - F) \quad (2.18)$$

Формулы (2.16) задают начальные данные на линии фронта для уравнений (2.3) и (2.4) в плоскости  $\alpha_1, \alpha_2$ , а формулы (2.17) — начальные данные для уравнения (2.2) в плоскости компонент скорости. Уравнение (2.2) и система уравнений (2.3), (2.4) для функций  $u_1$  и  $u_2$  в окрестности линии  $u_1^2 + u_2^2 = F$  гиперболического типа в случае  $G = G_1$  и, вообще говоря, эллиптического типа в случае  $G = G_2$ . Выбор знаков в формулах для  $u_1$  и  $u_2$  фиксирует направление распространения фронта ударной волны. Форма фронта в начальный момент времени, определяемая видом функции  $f(\alpha_1)$ , может быть задана произвольно. Отметим, что в случае конических течений ( $\Delta_1 = \alpha_1, \Delta_2 = \alpha_2$ ) форма фронта не произвольна, а может быть лишь или плоской, или цилиндрической. Это следует из уравнений (2.10) — (2.13).

Функция  $q$ , удовлетворяющая условиям (2.17), однозначно находится из уравнения  $2q''u + 2q' - 2q'^2u - 4q'^3u + 1 = 0$  ( $q = q(u)$ ,  $u = u_1^2 + u_2^2$ ) (2.19) и из условий (2.17) для уравнения (2.9) ставится обычная задача Коши с начальными данными

$$q'|_{u=F} = \frac{G}{2F}, \quad q|_{u=F} = 2 \ln \frac{\sqrt{F} + \sqrt{F+4}}{2} \quad (2.20)$$

Заметим еще, что вид функции  $q$  не зависит от формы ударного фронта и определяется лишь скоростью его распространения и постоянными фона.

Введя потенциал скоростей  $\Phi$ , уравнения (2.3), (2.4) можно свести к одному уравнению второго порядка.

Применив к нему преобразование Лежандра и введя полярные координаты  $u_1 = r \cos \varphi$ ,  $u_2 = r \sin \varphi$ , для  $\Phi^\circ$  получим линейное уравнение второго порядка вида

$$\frac{\partial^2 \Phi^\circ}{\partial r^2} + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2 \Phi^\circ}{\partial \varphi^2} + \frac{1}{r} \frac{\partial \Phi^\circ}{\partial r} - 4q'^2(r^2) \left( \frac{\partial^2 \Phi^\circ}{\partial \varphi^2} + r \frac{\partial \Phi^\circ}{\partial r} \right) = 0 \quad (2.21)$$

причем

$$\Phi^\circ = \alpha_1 u_1 + \alpha_2 u_2 - \Phi, \quad \frac{\partial \Phi^\circ}{\partial u_1} = \alpha_1, \quad \frac{\partial \Phi^\circ}{\partial u_2} = \alpha_2$$

Из условий (2.16) для уравнения (2.21) ставится следующая задача:

$$\left. \frac{\partial \Phi^\circ}{\partial r} \right|_{r=\sqrt{F}} = \cos \varphi f'^{-1}(-\operatorname{ctg} \varphi) + \sin \varphi f(f'^{-1}(-\operatorname{ctg} \varphi)) = l(\varphi) \quad (2.22)$$

$$\sqrt{F} \frac{\partial \Phi^\circ}{\partial r} - \Phi^\circ \Big|_{r=\sqrt{F}} = 0$$

Здесь  $f'^{-1}$  означает функцию, обратную к  $f'$ . В коэффициенты уравнения (2.21), явно не входит переменная  $\varphi$  и поэтому для решения задачи применим метод Фурье. Разыскивая решение в виде  $\Phi^\circ = \psi(\varphi) \chi(r)$ , для  $\psi$  и  $\chi$  получим уравнения

$$\psi'' - \lambda \psi = 0 \quad \chi'' - \left( 4rq'^2 - \frac{1}{r} \right) \chi' - \lambda \left( 4q'^2 - \frac{1}{r^2} \right) \chi = 0 \quad (2.23)$$

где  $\lambda$  — константа. Таким образом,  $\Phi^\circ$  можно брать в виде

$$\Phi^\circ = \sum_{\lambda} a_{\lambda} \psi_{\lambda}(\varphi) \chi_{\lambda}(r)$$

где  $a_{\lambda}$  — произвольные постоянные.

Для некоторых конкретных газодинамических задач (когда  $\lambda = -k^2$ , где  $k$  — целое) в предположении ограниченности  $\chi_{\lambda}(\sqrt{F})$  для всех  $\lambda$  и достаточной гладкости функции  $l(\varphi)$  можно оправдать применение метода Фурье для уравнения (2.21) в гиперболическом случае и доказать сходимость соответствующих рядов.

3. В качестве примера приведем решение задачи для изотермического газа, предполагая, что в начальный момент ударная волна имеет форму эллипса

$$x_1^2/a^2 + x_2^2/b^2 = 1 \quad (3.1)$$

а вещество перед фронтом (т. е. внутри эллипса) покоится,  $\rho = 1$ .

При  $t = 0$  имеем  $\alpha_i = x_i$  и достаточно найти распределение скоростей  $u_1, u_2$  за ударной волной в момент времени  $t = 0$ . После этого течение в пространстве  $x_1, x_2, t$  найдется из формул (2.5). Отметим, что рассмотрение наше предполагает гиперболичность уравнения (2.21) за фронтом ударной волны.

Линии  $x_1 = 0$  и  $x_2 = 0$  по симметрии будем считать жесткими стенками. Граничные условия на стенках  $x_1 = 0$  и  $x_2 = 0$  для потенциала  $\Phi^\circ$  ставятся так:

$$\left. \frac{\partial \Phi^\circ}{\partial u_1} \right|_{u_1=0} = 0, \quad \left. \frac{\partial \Phi^\circ}{\partial u_2} \right|_{u_2=0} = 0 \quad (3.2)$$

В данном случае

$$l(\varphi) = \sqrt{a^2 \cos^2 \varphi + b^2 \sin^2 \varphi} \quad (3.3)$$

Решая эту задачу методом Фурье, получим

$$\lambda = -(2m)^2, \quad m = 0, 1, 2, \dots$$

а для потенциала скоростей  $\Phi^0$  получим выражение

$$\Phi^0 = s_0 \chi_0(r) + \sum_{m=0}^{\infty} s_{2m} \chi_{2m}(r) \cos 2m\varphi \quad (3.4)$$

где

$$s_0 = \frac{1}{\pi} \int_0^{\pi} \sqrt{a^2 \cos^2 \frac{t}{2} + b^2 \sin^2 \frac{t}{2}} dt \quad s_{2m} = \frac{2}{\pi} \int_0^{\pi} \sqrt{a^2 \cos^2 \frac{t}{2} + b^2 \sin^2 \frac{t}{2}} \cos mt dt \quad (3.5)$$

т. е. коэффициенты выражаются через полные эллиптические интегралы, а начальные данные для  $\chi_{2m}(r)$  следующие:

$$\chi_{2m}|_{r=\sqrt{F}} = \sqrt{F}, \quad \chi'_{2m}|_{r=\sqrt{F}} = 1 \quad (3.6)$$

Функции  $\chi_{2m}$  находятся численным интегрированием второго уравнения (2.23) после определения  $q$  также численным интегрированием из уравнения (2.19).

Зависимость функций  $u_1$  и  $u_2$  от  $x_1, x_2$  ( $t=0$ ) можно найти из соотношений

$$\partial \Phi^0 / \partial u_1 = x_1, \quad \partial \Phi^0 / \partial u_2 = x_2 \quad (3.7)$$

Отметим, что движение ударной волны к центру эллипса можно рассматривать лишь до момента времени  $t = t_0$ , с которого начинается пересечение нормалей к линии фронта ударной волны и линия фронта образует излом.

4. Рассмотрим в заключение течения с прямолинейными характеристиками и ударными волнами в адиабатическом случае.

Течения эти описываются уравнениями [1].

$$\Delta_i = u_i + c\theta_i \quad \left( 0 = \frac{2}{\gamma-1} c, c^2 = \left[ \frac{\partial \rho}{\partial \rho} \right]_s \right) \quad (4.1)$$

$$\frac{\gamma-1}{2} \theta [(1-\theta_1^2)\theta_{22} + 2\theta_1\theta_2\theta_{12} + (1-\theta_2^2)\theta_{11}] + \frac{\gamma-3}{2} (\theta_1^2 + \theta_2^2) + 2 = 0 \quad (4.2)$$

$$(1-\theta_1^2) \partial u_1 / \partial \alpha_1 - 2\theta_1\theta_2 \partial u_1 / \partial \alpha_2 + (1-\theta_2^2) \partial u_2 / \partial \alpha_2 = 0 \quad (4.3)$$

$$\partial u_1 / \partial \alpha_2 = \partial u_2 / \partial \alpha_1 \quad (4.4)$$

$$x_i - \Delta_i(\alpha_1, \alpha_2) t = \alpha_i \quad (i=1,2) \quad (4.5)$$

Здесь

$$\theta_i = \frac{\partial \theta}{\partial u_i}, \quad \theta_{ik} = \frac{\partial^2 \theta}{\partial u_i \partial u_k}$$

По-прежнему будем считать, что ударная волна идет по покоящемуся газу и уравнение линии фронта брать в виде (2.7). Условия Гюгонио на фронте волны в этом случае будут выглядеть так:

$$\mathbf{u} \cdot \mathbf{t} = 0 \quad (4.6)$$

$$\rho_1 (u_{1n} - D) = -\rho_0 D \quad (4.7)$$

$$p_1 + \rho_1 (u_{1n} - D)^2 = p_0 + \rho_0 D^2 \quad (4.8)$$

$$w_1 + \frac{1}{2} (u_{1n} - D)^2 = w_0 + \frac{1}{2} D^2, \quad u_{1n} = \sqrt{u_1^2 + u_2^2} \quad (4.9)$$

Здесь  $D$  — скорость фронта, величины с индексами 1 и 0 относятся соответственно к состояниям за фронтом и перед фронтом волны,  $w$  — энтальпия.

Таким образом, если задано уравнение состояния и  $\rho_0$ , уравнения (4.7), (4.8) и (4.9) представляют систему для определения величин  $u_{1n}$ ,  $\rho$  и  $D$ , которые, следовательно, в данном случае являются постоянными. Отличие от изотермического газа состоит в том, что после задания состояния перед фронтом ударной волны скорость ударной волны определяется однозначно, как только задана энтропийная константа  $a^2(S)$ . Пользуясь выражением

$$D = - \frac{u_1 \Delta_1 + u_2 \Delta_2}{\sqrt{u_1^2 + u_2^2}} = \text{const} \quad (4.10)$$

и условием (4.6), аналогично случаю изотермического газа получим, что на фронте ударной волны должны выполняться соотношения

$$u_1|_{\alpha_2=f(\alpha_1)} = -f' \sqrt{\frac{F}{1+f'^2}} \quad u_2|_{\alpha_2=f(\alpha_1)} = \sqrt{\frac{F}{1+f'^2}} \quad (4.11)$$

$$\theta_1|_{u_1^2+u_2^2=F} = \frac{C}{F} u_1, \quad \theta_2|_{u_1^2+u_2^2=F} = \frac{C}{F} u_2 \quad (4.12)$$

причем  $C = u_1\theta_1 + u_2\theta_2 = \text{const}$  находятся из условия (4.10). Разыскивая функцию  $\theta$  в виде  $\theta = \theta(u_1^2 + u_2^2)$  и полагая  $u = u_1^2 + u_2^2$ , для функции  $\theta$  получим уравнение второго порядка

$$(\gamma - 1)\theta(\theta' + \theta''u - 2\theta'^3u) + (\gamma - 3)\theta'^2u + 1 = 0 \quad (4.13)$$

Здесь

$$\theta'|_{u=F} = \frac{C}{2F}$$

а  $\theta(F)$  определяется из условий Гюгонио. Так же как и в случае изотермического газа, функция  $\theta(u)$  инвариантна относительно формы ударного фронта. Задачу с начальными данными (4.11) для потенциала скоростей  $\Phi$  ( $\partial\Phi/\partial\alpha = ui$ ) можно, совершенно аналогично изотермическому случаю, решать методом Фурье.

Таким образом, указанным методом можно получать точные решения некоторых газодинамических задач с ударными волнами и в адиабатическом случае.

Далее, рассмотренный метод дает возможность решать в некоторых случаях как для изотермического, так и для политропного газа задачи о движении криволинейных поршней, которые гонят перед собой ударную волну, в предположении достаточной гладкости в некотором смысле формы поршня для начального момента времени. Таким образом, можно получить некоторые обобщения решения Л. И. Седова о расширяющемся с постоянной скоростью цилиндрическом поршне [2] для криволинейных поршней. Эти вопросы будут рассмотрены в последующей статье. Полученные точные решения могут быть использованы, кроме того, как критерии точности некоторых численных методов.

В заключение приношу благодарность Н. Н. Яненко за внимание и ценные критические замечания.

Поступила 5 III 1960

#### ЛИТЕРАТУРА

1. Сидоров А. Ф., Яненко Н. Н. К вопросу о нестационарных плоских течениях политропного газа с прямолинейными характеристиками. ДАН, 1958, т. 123, № 5.
2. Седов Л. И. Методы подобия и размерности в механике, ГИТТЛ, 1957.

### ТЕЧЕНИЕ ВЯЗКОГО ЭЛЕКТРОПРОВОДНОГО ГАЗА В ПОПЕРЕЧНОМ МАГНИТНОМ ПОЛЕ ПРИ НАЛИЧИИ ТЕПЛООБМЕНА

Э. П. Зими́н

(Харьков)

Для плоского течения сделано обобщение решения, полученного в работе [1], на случай учета вязкой диссипации.

Плоское течение несжимаемого вязкого электропроводного газа между параллельными пластинками, нормально к которым приложено однородное магнитное поле интенсивностью  $H_0$ , при наличии теплообмена через стенки рассматривалось в работах [1,2]; в первой из них получено решение для однородного теплового потока без учета вязкой диссипации, во второй — решение с учетом вязкой диссипации, но при условии постоянства температуры стенки.

Рассмотрим течение жидкости между бесконечными неэлектропроводными пластинками  $z = \pm b$ , нормально к которым приложено однородное магнитное поле  $H_0$ . Жидкость характеризуется электропроводностью  $\sigma$ , плотностью  $\rho$ , теплоемкостью  $c_p$  и коэффициентами вязкости  $\mu$  и теплопроводности  $\lambda$ . Влиянием температуры на все эти параметры пренебрегаем.