

Из сопоставления экспериментальных и расчетных значений видно, что между ними имеется удовлетворительное согласие в пределах ошибок эксперимента.

Поступила 12 VIII 1977

#### ЛИТЕРАТУРА

1. Кольков А. А., Ильметов А. В. Экспериментальное исследование состояния среды за мощными ударными волнами в двуокиси углерода.— ТВТ, 1977, т. 15, № 2.
2. Ильметов А. В. Измерение давления за отраженными волнами в смеси гелия с аргонном.— В кн.: Физика горения и методы ее исследования. Чебоксары, изд. Чебоксарск. ун-та, 1975.
3. Кольков А. А., Ильметов А. В. Экспериментальное изучение давления за отраженными ударными волнами в аргоне при числах Маха 10—35.— «Инж.-физ. журн.», 1975, т. 28, № 4.
4. Плешанов И. В. К расчету параметров химически реагирующего газа за падающей и отраженной ударной волной.— В кн.: Теплофизические свойства и газодинамика высокотемпературных сред. М., «Наука», 1972.

УДК 533.601.4

### ОБ ОДНОМ НЕСТАЦИОНАРНОМ ОСЕСИММЕТРИЧНОМ ДВИЖЕНИИ ГАЗА

В. А. Дворников  
(Томск)

Осесимметричные нестационарные безвихревые движения газа могут быть описаны системой уравнений [1]

$$(1) \quad r \frac{\partial a}{\partial t} + Nr \frac{\partial a}{\partial r} + T \frac{\partial a}{\partial \theta} + (\gamma_1 - 1) a \left[ \frac{\partial(Nr)}{\partial r} + \frac{\partial T}{\partial \theta} + N + T \operatorname{ctg} \theta \right] = 0,$$

$$\frac{\partial N}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial r} [(N^2 + T^2)/2 + a/(\gamma - 1)] = 0,$$

$$\frac{\partial N}{\partial \theta} - \frac{\partial}{\partial r} (Tr) = 0, \quad a = \frac{dp}{\alpha \rho}, \quad p = A\rho^\gamma,$$

где  $N$ ,  $T$  — соответственно радиальная, тангенциальная компоненты скорости газа;  $a$  — квадрат скорости звука;  $r$ ,  $\theta$  — сферические координаты.

Найдем класс решений системы (1) при условии, что компоненты скорости  $N$ ,  $T$  зависят только от угла  $\theta$  и времени  $t$ . Из третьего уравнения (1) следует

$$(2) \quad N = f(\theta, t), \quad T = f'_\theta(\theta, t).$$

Подставив  $N$ ,  $T$  из (2) во второе уравнение (1), получим выражение квадрата скорости звука через функцию  $f(\theta, t)$

$$(3) \quad a = -(\gamma - 1) [rf'_t + \psi(\theta, t)],$$

где  $\psi(\theta, t)$  — произвольная функция. С учетом (2), (3) первое уравнение (1) сводится к следующей системе:

$$(4) \quad f = t\varphi(\theta) + x(\theta), \quad \psi + A(\theta)t^2/2 + B(\theta)t + \mu(\theta) = 0, \\ (\gamma - 1)\psi(2f + f'_\theta \operatorname{ctg} \theta + f''_{\theta\theta}) + f'_\theta \psi'_\theta = 0,$$

$$\text{где } A(\theta) = (2\gamma - 1)\varphi^2 + (\gamma - 1)\varphi''_{\theta\theta}\varphi + \varphi'^2 + (\gamma - 1)\varphi\varphi'_\theta \operatorname{ctg} \theta;$$

$$B(\theta) = (2\gamma - 1)x\varphi + (\gamma - 1)x''_{\theta\theta}\varphi + x'_\theta\varphi'_\theta + (\gamma - 1)\varphi x'_\theta \operatorname{ctg} \theta;$$

$\mu(\theta)$  — произвольная функция.

Так как  $\theta$  и  $t$  — независимые переменные, то из (4) получим переопределенную систему уравнений для нахождения  $\varphi(\theta)$ ,  $x(\theta)$ ,  $\mu(\theta)$

$$(5) \quad (\gamma - 1)(2\varphi + \varphi'_\theta \operatorname{ctg} \theta + \varphi''_{\theta\theta})A + \varphi'_\theta A'_\theta = 0,$$

$$(\gamma - 1)(2x + x'_\theta \operatorname{ctg} \theta + x''_{\theta\theta})A + x'_\theta A'_\theta + 2B(\gamma - 1)(2\varphi + \varphi'_\theta \operatorname{ctg} \theta + \varphi''_{\theta\theta}) + \\ + 2\varphi'_\theta B'_\theta = 0,$$

$$(\gamma - 1)(2\varphi + \varphi'_\theta \operatorname{ctg} \theta + \varphi''_{\theta\theta})\mu + \varphi'_\theta \mu'_\theta + B(\gamma - 1)(2x + x'_\theta \operatorname{ctg} \theta + \\ + x''_{\theta\theta}) + x'_\theta B'_\theta = 0,$$

$$(\gamma - 1)(2x + x'_\theta \operatorname{ctg} \theta + x''_{\theta\theta})\mu + x'_\theta \mu'_\theta = 0.$$

Исследуем (5) на совместность. Считая  $\varphi'_\theta \neq 0$ ,  $x'_\theta \neq 0$ , исключим из (5)  $A'_\theta$ ,  $B'_\theta$ ,  $\mu'_\theta$ . В результате приходим к соотношению между  $x$  и  $\varphi$

$$(6) \quad [Ax'_\theta/\varphi'_\theta + 2\mu\varphi'_\theta/x'_\theta - 2B][\Phi/\varphi'_\theta - X/x'_\theta] = 0,$$

где  $\Phi = (2\varphi + \varphi'_\theta \operatorname{ctg} \theta + \varphi''_{\theta\theta})(\gamma - 1)$ ;  $X = (2x + x'_\theta \operatorname{ctg} \theta + x''_{\theta\theta})(\gamma - 1)$ .

Приравнявая нулю второй сомножитель, получим дифференциальную связь между  $x$  и  $\varphi$

$$(7) \quad x = \varphi \left[ c_1 \int \varphi^{-2} R d\varphi + c_2 \right], \quad \text{где } R = \exp \left[ 2 \int \varphi (\varphi'_\theta)^{-1} d\theta \right].$$

Система (5) при условии (7) имеет следующий вид:  
при  $A \neq 0$

$$(8) \quad A\Phi + \varphi'_\theta A'_\theta = 0, \quad B = c_3 A, \quad \mu = c_4 A;$$

при  $A = 0$

$$(9) \quad (2\gamma - 1)\varphi^2 + (\gamma - 1)\varphi''_{\theta\theta}\varphi + \varphi'^2 + (\gamma - 1)\varphi\varphi'_\theta \operatorname{ctg} \theta = 0, \\ \Phi B + \varphi'_\theta B'_\theta = 0, \quad \Phi\mu + \varphi'_\theta \mu'_\theta = 0.$$

Второе уравнение (8) накладывает дополнительную дифференциальную связь на  $x$  и  $\varphi$ , которая с учетом выражений  $A$  и  $B$  (4) может быть представлена в виде

$$(10) \quad A[c_3 - x'_\theta/\varphi'_\theta] - \varphi[x - \varphi x'_\theta/\varphi'_\theta] = 0.$$

Подставляя в (10) значение  $x$  из (7), приходим к уравнению для  $\varphi$

$$A \left[ \frac{c_3 - c_2}{c_1} - \int \varphi^{-2} R d\varphi - R/\varphi \right] - \varphi R = 0.$$

Дифференцируя это уравнение по  $\theta$ , получим первое уравнение (8)

$$A\Phi + \varphi'_\theta A'_\theta = 0.$$

Таким образом, система (5) при условии (7) будет совместной.

Исследуем систему (9). Дополнительную дифференциальную связь между  $x$  и  $\varphi$  в системе (9) определяет второе уравнение. Выражение  $B$  из (4) при условии (7) и  $A = 0$  будет иметь вид

$$B = -c_1 \varphi R.$$

Подставляя это значение  $B$  во второе уравнение (9), получим

$$R[(2\gamma - 1)\varphi^2 + (\gamma - 1)\varphi''_{\theta\theta}\varphi + \varphi'^2_{\theta} + (\gamma - 1)\varphi'_\theta \operatorname{ctg} \theta] = 0,$$

откуда следует совместность (9). При этом  $\mu = c_3 \varphi R$ .

Рассмотрим случай, когда первый сомножитель в (6) равен нулю, т. е.

$$(11) \quad \mu = Bx'_\theta/\varphi'_\theta - (x_\theta{}^2 A)/(2\varphi_\theta{}^2).$$

Подставляя (11) в последние два уравнения (5), приходим к системе для  $x$  и  $\varphi$

$$(12) \quad 2B[X + F'_\theta x'_\theta/F] - A[FX + 2F'_\theta x'_\theta - \Phi F x'_\theta/\varphi'_\theta] + 2B'_\theta x'_\theta = 0, \\ B[\Phi F + \varphi'_\theta F'_\theta + X] - A\varphi'_\theta FF'_\theta + 2B'_\theta x'_\theta = 0,$$

где  $F = x'_\theta/\varphi'_\theta$ . Вычитая из второго уравнения первое, получим

$$(13) \quad [Ax'_\theta/\varphi'_\theta - B][(x''_{\theta\theta}\varphi'_\theta - x'_\theta\varphi''_{\theta\theta})/\varphi'_\theta + X - \Phi x'_\theta/\varphi'_\theta] = 0.$$

Полагая равным нулю первый сомножитель, найдем

$$(14) \quad B = Ax'_\theta/\varphi'_\theta.$$

Подставляя  $B$  из (14) во второе уравнение (12), приходим к выражению

$$(15) \quad A[F^2\Phi - FX + 2F'_\theta x'_\theta] = 0.$$

Из равенства  $A = 0$  и (14), (11) следует  $B = 0$ ,  $\mu = 0$ , что соответствует частному случаю условия (7). Из равенства нулю второго сомножителя в (15) получим уравнение для  $x$

$$(\gamma - 3)(x''_{\theta\theta}\varphi'_\theta - \varphi''_{\theta\theta}x'_\theta) + 2(\gamma - 1)(x\varphi'_\theta - \varphi x'_\theta) = 0,$$

второе уравнение для  $\varphi$  имеем из (14). Совместное решение этих двух уравнений дает  $x = c\varphi$ , что также соответствует частному случаю условия (7).

Полагая равным нулю второй сомножитель в (13), получим дифференциальную связь между  $x$  и  $\varphi$ , учитывая которую, второе уравнение (12) приводим к виду

$$(x'_\theta\varphi - x\varphi'_\theta)[(1 - 2\gamma)A + (3\gamma - 2)^2\varphi^2/\gamma] = 0.$$

Из равенства нулю первого сомножителя следует  $x = c\varphi$ . Эта зависимость  $x$  от  $\varphi$  была ранее рассмотрена. Из равенства нулю второго сомножителя приходим к уравнению для  $\varphi$

$$[2\gamma - 1 - (3\gamma - 2)^2/(2\gamma^2 - \gamma)]\varphi^2 + \varphi'^2_{\theta} + (\gamma - 1)\varphi''_{\theta\theta}\varphi + (\gamma - 1)\varphi\varphi'_\theta \operatorname{ctg} \theta = 0,$$

которое с первым уравнением (5) допускает совместное решение только в виде  $\varphi = 0$ .

Рассмотрим теперь случай, когда  $\dot{\varphi}_\theta = 0$ ,  $\dot{x}_\theta = 0$ . При  $\dot{\varphi}_\theta = 0$  из уравнения (5) следует  $\varphi = 0$ . Учитывая (4), получим стационарный режим течения

$$N = x(\theta), \quad T = x'_\theta(\theta), \quad a^2 = (\gamma - 1)\mu(\theta).$$

В условиях стационарного режима из системы (1) следует интеграл Бернулли—Эйлера, который налагает дифференциальную связь между  $x$  и  $\mu$  в виде  $(x^2 + x'_\theta)/2 + \mu = \text{const}$ . Учитывая это уравнение и последнее уравнение (5), систему (1) сведем к одному уравнению для функции  $x(\theta)$

$$x''_{\theta\theta}(a^2 - x'_\theta) + (2a^2 - x'_\theta)x + a^2x'_\theta \text{ctg } \theta = 0, \\ a^2 = -(\gamma - 1)(x^2 + x'_\theta)/2 + c,$$

которое описывает осесимметричные конические течения газа и рассмотрено в работах [2, 3]. Случай  $x'_\theta = 0$  ( $x \neq 0$ ) приводит к  $\mu = 0$ ,  $B = 0$ ,  $A = 0$ . При  $x = 0$  имеем  $B = 0$ ,  $\mu = c_1A$ .

Таким образом, полностью исследована система (5) на совместность, в случае нестационарного режима течений искомым класс движений газа будет описываться следующими функциями переменных  $r$ ,  $\theta$ ,  $t$ :

$$N(\theta, t) = \varphi \left[ t + c_2 + c_1 \int \varphi^{-2} R d\varphi \right], \\ T(\theta, t) = \dot{\varphi}_\theta \left[ t + c_2 + c_1 \left( \int \varphi^{-2} R d\varphi + \varphi^{-1} R \right) \right], \\ a(\theta, t) = -(\gamma - 1) \left[ \varphi r + (c_3 t^2/2 + c_4 t + c_5) / (R \dot{\varphi}_\theta \sin \theta)^{(\gamma-1)} \right],$$

где  $\varphi$  находится из уравнения

$$(16) \quad [(2\gamma - 1)\varphi^2 + (\gamma - 1)\varphi\dot{\varphi}_\theta \text{ctg } \theta + \dot{\varphi}_\theta^2 + (\gamma - 1)\varphi\ddot{\varphi}_{\theta\theta}] \Phi + \\ + [(2\gamma - 1)\varphi^2 + (\gamma - 1)\varphi\dot{\varphi}_\theta \text{ctg } \theta + \dot{\varphi}_\theta^2 + (\gamma - 1)\varphi\ddot{\varphi}_{\theta\theta}]_\theta \dot{\varphi}_\theta = 0.$$

Для уравнения (16) можно указать два частных решения. Первое  $\varphi = c_6 \cos(\theta + c_7)$ . Второе находим из условия

$$(17) \quad (2\gamma - 1)\varphi^2 + (\gamma - 1)\varphi\dot{\varphi}_\theta \text{ctg } \theta + \dot{\varphi}_\theta^2 + (\gamma - 1)\varphi\ddot{\varphi}_{\theta\theta} = 0.$$

С помощью замены  $\varphi = y^{(\gamma-1)/\gamma}$  (17) сводится к уравнению Лежандра. Для него получено общее решение [4], которое для  $\varphi$  запишется в виде

$$\varphi = \left[ c_6 F \left( -\frac{\nu}{2}, \frac{1+\nu}{2}, \frac{1}{2}, \cos^2 \theta \right) + \right. \\ \left. + c_7 \cos \theta \cdot F \left( \frac{1-\nu}{2}, 1 + \frac{\nu}{2}, \frac{3}{2}, \cos^2 \theta \right) \right]^{\frac{\gamma-1}{\gamma}},$$

где  $\nu = (3\gamma - 2)/2(\gamma - 1)$ ;  $F$  — гипергеометрическая функция.

Поступила 22 IX 1977

## ЛИТЕРАТУРА

1. Кочин Н. Е., Кибель И. А., Розе И. В. Теоретическая гидромеханика. Ч. 1. М., 1955.
2. Булах Б. М. Нелинейные конические течения газа. М., «Наука», 1970.
3. Ферри А. Аэродинамика сверхзвуковых течений. М.—Л., Гостехиздат, 1952.
4. Камке Э. Справочник по обыкновенным дифференциальным уравнениям. М., «Наука», 1971.

УДК 533.6.011.5+532.582.3

## ОБТЕКАНИЕ ЗАТУПЛЕННЫХ КОНУСОВ И СЕГМЕНТАЛЬНЫХ ТЕЛ

*В. П. Карягин, А. Б. Лошаков, А. И. Швец*  
(Москва)

На основе результатов экспериментальных исследований выполнен анализ аэродинамических характеристик различных модификаций затупленных тел малого удлинения. Эксперименты проводили на аэродинамической установке в диапазоне чисел  $M = 0,4-3$  при числах  $Re = 7 \cdot 10^5 - 3 \cdot 10^6$ , рассчитанных по диаметру миделя моделей и параметрам набегающего потока. Испытывали модели сегментальных тел (фиг. 1, а, относительные радиусы  $R/D = 1,46$  и  $1,18$ , где  $R$  — радиус сферы,  $D$  — диаметр донного среза; центральные углы равны соответственно  $40$  и  $50^\circ$ ) и затупленных конусов (фиг. 1, б) с большими углами полураствора ( $\theta = 60$  и  $70^\circ$ ) и степенью затупления  $d/D = 0,25$  (где  $d$  — диаметр сферического затупления). Получены аэродинамические характеристики различных вариаций затупленных конусов: со скошенными основаниями (фиг. 1, в,  $\theta = 60^\circ$ ,  $d/D = 0,25$ ,  $\gamma = 5$  и  $10^\circ$ ;  $\theta = 70^\circ$ ,  $d/D = 0,25$ ,  $\gamma = 40', 1^\circ, 1^\circ 30'$ ); с параллельно срезанными кромками (фиг. 1, г,  $\theta = 60^\circ$ ,  $d/D = 0$ ,  $d'/D = 0,96; 0,93; 0,87$ ,  $d'$  — расстояние между кромками); с цилиндрическими выточками на конической части (фиг. 1, з, радиус выточки равен радиусу донного среза), которые срезают кормовую часть двенадцатью гранями ( $\theta = 77^\circ$ ,  $d/D = 0,25$ ).

В качестве параметров при вычислении аэродинамических коэффициентов брали максимальный диаметр миделева сечения модели и площадь миделева сечения. Суммарная среднеквадратичная погрешность измерений аэродинамических коэффициентов тангенциальной силы  $c_\tau$ , нормальной силы  $c_n$  и момента тангажа  $m_z$  не превышала  $6\%$  для дозвуковых и  $3\%$  для сверхзвуковых скоростей.

Коэффициент сопротивления  $c_x$  затупленных тел малого удлинения по мере роста  $M$  сначала повышается при околозвуковой скорости, несколько снижается при малой сверхзвуковой скорости и достигает максимального значения при  $M = 2-3$  (фиг. 1, 1 — сегментальное тело  $R/D = 1,5$ ; 2 — затупленный конус  $\theta = 60^\circ$ ; 3 — затупленный конус с цилиндрическими выточками  $\theta = 77^\circ$ ; 4 (штриховая линия) — сегмент  $R/D = 1$  [1]; 5 (штриховая линия) — конус  $\theta = 60^\circ$  [2]). Уменьшение относительного радиуса сегментального тела от  $R/D = 1,46$  до  $1,18$  приводит к понижению сопротивления на  $5-7\%$  во всем исследованном диапазоне чисел Маха. Влияние величины угла скоса донного среза  $\gamma$  на