

## АКУСТИКА И МОЛЕКУЛЯРНАЯ ФИЗИКА

УДК 533.6.011.72

## ГОФРИРОВОЧНАЯ НЕУСТОЙЧИВОСТЬ УДАРНОЙ ВОЛНЫ В НЕОДНОРОДНОМ ГАЗЕ

**Ф. В. Шугаев, А. П. Калинченко**

(кафедра квантовой статистики и теории поля)

E-mail: shugaev@phys.msu.su

**Получен критерий устойчивости первоначально плоской ударной волны, распространяющейся по покоящемуся газу с экспоненциальным распределением плотности. Показано, что ударная волна может быть неустойчивой и в газе с постоянным значением показателя адиабаты.**

Условия устойчивости плоской ударной волны по отношению к малым возмущениям фронта исследованы в работах [1–3]. В однородном газе неустойчивость может возникнуть только вследствие немонотонности ударной адиабаты.

Рассмотрим случай, когда плоская ударная волна распространяется по покоящемуся газу, плотность которого  $\rho_1$  перед волной меняется вдоль оси  $x$ , перпендикулярной невозмущенному фронту, и величина  $\frac{1}{\rho_1} \frac{d\rho_1}{dx}$  постоянна. Пусть на фронте волны имеется малое возмущение. Будем исходить из уравнений, описывающих изменение скорости распространения ударной волны вдоль луча [4, 5]:

$$\frac{dG}{dt} = A_1 \left( \frac{\partial v_2^n}{\partial \nu} + \frac{1}{\rho_2 c_2} \frac{\partial p_2}{\partial \nu} \right) - A_2 \frac{c_1^2}{\rho_1} \frac{\partial \rho_1}{\partial \nu} + A_3 H c_1^2, \quad (1)$$

где

$$A_1 = -(\gamma + 1)^2 M^3 (M^2 - 1) c_1 / (2K_1),$$

$$A_2 = M^2 K_2 / K_1,$$

$$A_3 = 2(M^2 - 1) w q (1 + K_3) / ((\gamma + 1) K_1),$$

$$K_1 = (2(2\gamma - 1) M^4 + (\gamma + 5) M^2 - (\gamma - 1)) K_3 + w(3M^2 + 1),$$

$$K_2 = ((\gamma - 1) M^4 + 2(\gamma + 1) M^2 - (\gamma - 1)) K_3 + w(M^2 + 1),$$

$$K_3 = \sqrt{w/q},$$

$$w = (\gamma - 1) M^2 + 2, q = 2\gamma M^2 - (\gamma - 1).$$

Здесь  $G$  — скорость ударной волны,  $v$  — скорость газа,  $p$  — давление,  $c$  — скорость звука,  $H$  — средняя кривизна фронта ударной волны,  $\partial/\partial\nu$  — производная вдоль внешней нормали к фронту,  $d/dt$  — производная вдоль луча. Нижний индекс «2» относится к величинам за ударной волной. Предположим, что первое слагаемое в правой части (1) равно нулю. Это означает, что в начальный момент возмущения распространяются за волной в направлении от фронта, а не к нему. Найдем разность между значениями  $dG/dt$  в двух точках, одна из которых лежит на вершине возмущенного фронта (точка 2,  $x = x_1 + l$ ), а другая находится на невозмущенной части фронта ударной волны (точка 1,  $x = x_1$ ). Будем считать, что

ударная волна неустойчива, если  $d > 0$  при  $H < 0$  и если  $d < 0$  при  $H > 0$ , где  $d = (dG/dt)_2 - (dG/dt)_1$ . При этих условиях амплитуда возмущения возрастает со временем.

Были исследованы два случая: скорость ударной волны 1) постоянна вдоль фронта в начальный момент и 2) меняется вдоль фронта таким образом, как если бы имел место распад волны на соответствующем скачке плотности.

Результаты оказались аналогичными, в частности, в первом случае

$$d = \left( \frac{1}{\rho_1} \frac{d\rho_1}{dx} \right)^2 (A_2 - M^2 F) l c_1^2 + A_3 H c_1^2,$$

где

$$F = K_2 / K_1 + M^2 F_1 / K_1^2,$$

$$F_1 = (\gamma + 1)^3 M^2 K_3 (M^2 - 1)^2 / q + \\ + K_3^2 (- (7\gamma^2 + 1) M^4 + (\gamma - 1) (2(3\gamma - 1) M^2 + 3 - \gamma)) + \\ + 2K_3 (- (4\gamma^2 - 3\gamma + 1) M^4 + \\ + 2(\gamma^2 - 5\gamma + 2) M^2 + 3\gamma - 5) - 2w^2.$$

Условие неустойчивости имеет вид

$$\left| \frac{1}{\rho_1} \frac{d\rho_1}{dx} \right| > \sqrt{\frac{H}{l}} \left( \frac{A_3}{A_2 - M^2 F} \right)^{1/2}.$$

Таким образом, показано, что ударная волна может быть неустойчивой и в газе с постоянным значением показателя адиабаты  $\gamma$ .

Авторы выражают благодарность В.С. Успенскому за ценные замечания.

### Литература

1. Дьяков С.П. // ЖЭТФ. 1954. **27**. С. 288.
2. Конторович В.М. // Акуст. журн. 1959. **5**. С. 314.
3. Иорданский С.В. // Прикл. матем. и мех. 1957. **21**. С. 465.
4. Shugaev F.V., Shtemenko L.S. Propagation and Reflection of Shock Waves. Singapore; New Jersey; London; Hong Kong: World Scientific, 1998.
5. Anile A.M., Russo G. // Phys. Fluids. 1986. **29**. Р. 2847.

Поступила в редакцию  
13.10.00