

# 直线爆炸所形成的柱面波的近似分析解\*

袁 镒 吾

(中南工业大学, 1989年10月18日收到)

## 摘 要

由直线爆炸所形成的柱面波, 文献[1]得到了数值解。本文对于绝热指数  $\gamma = C_p/C_v$  较大的情形, 取  $\epsilon = 1/\gamma^2$  为小参数, 用伸缩坐标法得到了问题的一级近似分析解。算例( $\gamma = 3$ )表明, 近似解与准确解(数值解)十分符合。

**关键词** 爆轰波 奇异摄动法 绝热指数

## 一、问题的提法

设初始压力及密度分别为  $P_0 = 0$  (即不计反压) 及  $\rho_0 = \text{const}$ , 运动是等熵的。兹研究与对称轴垂直的平面上的问题, 在这平面上引极坐标  $r$  及  $\varphi$ , 原点为此平面与对称轴的交点。

状态方程为  $P = A\rho^\gamma$

式中  $P$ ——压力,  $\rho$ ——密度,  $A$ ——任意常数。已知音速  $C$ , 即可按下式决定  $P$  及  $\rho$

$$\rho = \left(\frac{C^2}{A\gamma}\right)^{1/(\gamma-1)}, \quad P = A\left(\frac{C^2}{A\gamma}\right)^{\gamma/(\gamma-1)} \quad (1.1)$$

在波阵面上的函数应满足

$$\rho_1 D = \rho_2 (D - u_2), \quad \rho_1 D^2 = \rho_2 (D - u_2)^2 + P_2, \quad D = u_2 + C \quad (1.2)$$

式中  $D$ ——爆轰波的传播速度,  $u$ ——爆轰产物的速度, 标号“1”表示波前的参量, 标号“2”表示波后的参量。

运动是自型的, 故所有流体动力学量均是  $\xi = r/t$  的函数。将气体动力学方程中的变量改为  $\xi$  后得<sup>[1]</sup>

$$\left[ \frac{(\xi - u)^2}{C^2} - 1 \right] \frac{du}{d\xi} = \frac{u}{\xi}, \quad (\xi - u) \frac{du}{d\xi} = \frac{2C}{\gamma - 1} \frac{dC}{d\xi} \quad (1.3)$$

由式(1.2)得在爆轰波上的条件为

$$\xi = D = (1 + \gamma)R, \quad u = R, \quad C = \gamma R \quad (1.4)$$

这里  $R = \{A\gamma^{-\gamma}[(1 + \gamma)\rho_1]^{\gamma-1}\}^{1/2}$

$$\text{引入变量变换} \quad u = Ru^*, \quad \xi = R\xi^*, \quad C = RC^* \quad (1.5)$$

$$\text{式(1.4)便变为} \quad u^* = 1, \quad \xi^* = \gamma + 1, \quad C^* = \gamma \quad (1.6)$$

而式(1.3)的形式不变。

故问题归结为求式(1.3)及(1.6)的解。以下, 我们略去标号“\*”。

\* 钱伟长推荐。

## 二、一级近似解

我们发现, 在波阵面上, 即  $u=1$ ,  $\zeta=\gamma+1$  及  $C=\gamma$  时, 由式(1.3)得  $du/d\zeta=\infty$  及  $dC/d\zeta=\infty$ , 即在波阵面附近,  $u$  及  $C$  均随  $\zeta$  激烈变化, 因此, 我们把自变量放大, 以描述这种剧烈的变化, 即令  $\zeta=(\gamma+1)-\varepsilon x$  (2.1)

式中  $x$  为新的自变量,  $\varepsilon$  为小参数, 则有

$$\frac{du}{d\zeta} = -\frac{1}{\varepsilon} \frac{du}{dx}, \quad \frac{dC}{d\zeta} = -\frac{1}{\varepsilon} \frac{dC}{dx} \quad (2.2)$$

$$\text{令 } u=1+\varepsilon u_1+\varepsilon^2 u_2+\dots, \quad C=\gamma+\varepsilon C_1+\varepsilon^2 C_2+\dots \quad (2.3)$$

$$\text{并设 } x=0 \text{ 时, } u_1=u_2=\dots=0, \quad C_1=C_2=\dots=0 \quad (2.4)$$

将式(2.1)~(2.4)代入式(1.3), 略去  $O(\varepsilon^2)$ , 我们得

$$\left\{ \left[ \frac{\gamma^2-2\varepsilon\gamma x-2\varepsilon\gamma u_1}{\gamma^2+2\varepsilon\gamma C_1} - 1 \right] \left( -\frac{du_1}{dx} \right) = \frac{1+\varepsilon u_1}{\gamma+1-\varepsilon x} \right. \quad (2.5)$$

$$\left. \left( \gamma-\varepsilon x-\varepsilon u_1 \right) \frac{du_1}{dx} = \frac{2}{\gamma-1} (\gamma+\varepsilon C_1) \frac{dC_1}{dx} \right. \quad (2.6)$$

$$\text{设 } \gamma \gg 1, \quad \text{令 } \varepsilon=1/\gamma^2 \quad (2.7)$$

根据  $\gamma$  甚大这一特点, 我们将进一步简化式(2.5)及(2.6). 将式(2.7)代入式(2.5)得

$$\frac{2(x+u_1+C_1)}{1+2\varepsilon^{3/2}C_1} \cdot \frac{du_1}{dx} = \frac{\varepsilon^{-1}+u_1}{1+\varepsilon^{1/2}-\varepsilon^{3/2}x}$$

$$\text{略去 } O(\varepsilon^{3/2}) \text{ 得 } 2(x+u_1+C_1)(du_1/dx) = (1+\varepsilon u_1)/(\varepsilon+\varepsilon^{3/2}) \quad (2.8)$$

将式(2.7)代入式(2.6)得

$$(\varepsilon^{-1/2}-\varepsilon x-\varepsilon u_1) du_1/dx = \frac{2}{\varepsilon^{-1/2}-1} (\varepsilon^{-1/2}+\varepsilon C_1) \frac{dC_1}{dx}$$

$$\text{即 } (1-\varepsilon^{3/2}x-\varepsilon^{3/2}u_1) \frac{du_1}{dx} = \frac{2\varepsilon^{1/2}}{1-\varepsilon^{1/2}} (1+\varepsilon^{3/2}C_1) dC_1/dx$$

$$\text{略去 } O(\varepsilon^{3/2}) \text{ 得 } \frac{du_1}{dx} = \frac{2\varepsilon^{1/2}}{1-\varepsilon^{1/2}} \cdot \frac{dC_1}{dx} \quad (2.9)$$

$$\text{由式(2.7)及(2.9)得 } u_1 = \frac{2}{\gamma-1} C_1 + k$$

式中  $k$  为积分常数. 由式(2.4)有  $C_1=0$  时,  $u_1=0$  故  $k=0$ , 而有

$$u_1 = \frac{2}{\gamma-1} C_1 \quad (2.10)$$

将式(2.10)代入式(2.8)得

$$2 \left( x + \frac{\gamma+1}{2} u_1 \right) \frac{du_1}{dx} = \frac{\gamma^3 + \gamma u_1}{\gamma+1}$$

$$\text{即 } x = F \left( u_1, \frac{du_1}{dx} \right) = \frac{\gamma^3 + \gamma u_1}{2(\gamma+1)} \bigg/ \frac{du_1}{dx} - \frac{\gamma+1}{2} u_1 \quad (2.11)$$

故问题归结为求解式(2.10)及(2.11), 边界条件由式(2.4)为

$$x=0 \text{ 时, } u_1=C_1=0$$

$$\text{令 } P = du_1/dx \quad (2.12)$$

将式(2.11)两边对  $x$  求导, 并利用

$$\frac{d^2 u_1}{dx^2} = P \frac{dP}{du_1}$$

得

$$\left( P \frac{\partial F}{\partial u_1} - 1 \right) du_1 + P \left( \frac{\partial F}{\partial P} \right) dP = 0$$

即

$$\left[ \frac{\gamma}{2(\gamma+1)} - \frac{\gamma+1}{2} P - 1 \right] du_1 - \frac{\gamma^3 + \gamma u_1}{2(\gamma+1)P} dP = 0$$

积分得

$$(\gamma^3 + \gamma u_1)^{(\gamma+2)/\gamma} = \frac{\gamma+2 + (\gamma+1)^2 P}{P} k_1$$

式中  $k_1$  为积分常数, 由上式求得  $P$  后代入式(2.11)得

$$x = \frac{\gamma^3 + \gamma u_1}{2(\gamma+1)} \frac{[(\gamma^3 + \gamma u_1)^{(\gamma+2)/\gamma} - k_1(\gamma+1)^2]}{(\gamma+2)k_1} - \frac{\gamma+1}{2} u_1 \quad (2.13)$$

由边界条件(2.4)得  $k_1 = \frac{\gamma^{3(\gamma+2)/\gamma}}{(\gamma+1)^2} \quad (2.14)$

由式(2.1), (2.13)及(2.14)得

$$\begin{aligned} \xi = (\gamma+1) - \frac{(\gamma+1)(\gamma^3 + \gamma u_1)}{2(\gamma+2)} \cdot \gamma^{-3(\gamma+2)/\gamma-2} [\gamma^3 \\ + \gamma u_1]^{(\gamma+2)/\gamma} - \gamma^{3(\gamma+2)/\gamma} + \frac{\gamma+1}{2\gamma^2} u_1 \end{aligned} \quad (2.15)$$

最后得当  $\gamma \gg 1$  时, 式(1.3)及(1.6)的一级近似解为

$$u = 1 + \frac{u_1}{\gamma^2}, \quad C = \gamma + \frac{C_1}{\gamma^2} = \gamma + \frac{1}{\gamma^2} \cdot \frac{\gamma-1}{2} \cdot u_1 \quad (2.16) \sim (2.17)$$

式中  $u_1(\xi)$  由式(2.15)决定。

### 三、算 例 ( $\gamma = 3$ )

工程中的炮轰问题, 常有  $\gamma = 3$ 。将  $\gamma = 3$  代入式(2.15), (2.16)及(2.17)得

$$\xi = 4 - 1.829 \times 10^{-4} (27 + 3u_1) \times [(27 + 3u_1)^{1.6667} - 243] + 2u_1/9 \quad (3.1)$$

$$u = 1 + u_1/9, \quad C = 3 + u_1/9 \quad (3.2) \sim (3.3)$$

为了检验式(3.1)~(3.3)的准确程度, 我们需要对方程组(1.3)及(1.6)进行数值积分。这个工作已由 Баничук<sup>[1]</sup> 在电子计算机 ЭВМ 上完成, 但未公布结果。为此, 我们不得不重复这一工作。

第二段已经提到, 在波阵面上, 由式(1.3)有  $du/d\xi = \infty$  及  $dC/d\xi = \infty$ , 即出现奇性, 求式(1.3)及(1.6)的数值解时会遇到困难。

因此, 我们不用  $u = 1$ ,  $C = 3$  及  $\xi = 4$  作为数值计算的初值, 而是按照文献[1]提出的适用于爆轰波面附近的公式

$$\xi = (\gamma+1) - (\gamma+1)^2(u-1)^2/(2\gamma), \quad C = \gamma + (\gamma-1)(u-1)/2 \quad (3.4) \sim (3.5)$$

选择一个稍许偏离奇点的初值, 即选取

$$\xi = 3.999, \quad u = 0.980635, \quad C = 2.980635 \quad (3.6)$$

作为对式(1.3)求数值解时的初值。

选取  $\gamma = 3$ , 式(1.3)及(3.6)的数值解和本文的一级近似解, 式(3.1)~(3.3)的比较见图1及图2。图中实曲线表示数值解; 虚线表示本文一级近似解。由图1及图2可见, 数值解(准确解)与本文近似解十分符合,  $C$ 值较  $u$ 值且符合得更好些。

必须指出, 本文为一级近似解, 故对于过份远离爆轰波面的区域, 例如,  $\zeta \leq 2$  时, 式(3.1)~(3.3)不能适用. 事实上, 由式(3.1)及(3.2)知, 当  $\zeta=2$  时,  $u=0$ . 但实际上, 由于不计反压, 式(1.3)本身也是不适用于过份远离爆轰波的区域.

本文数值计算由唐献良及李国才同志在 TQ-16 电子计算机上完成(稍后, 作者又在 Acos-77-400 电子计算机上作过核算), 作者深表谢意.

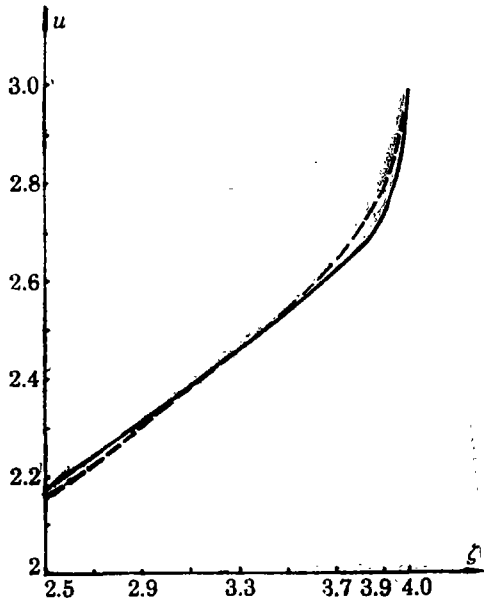


图 1

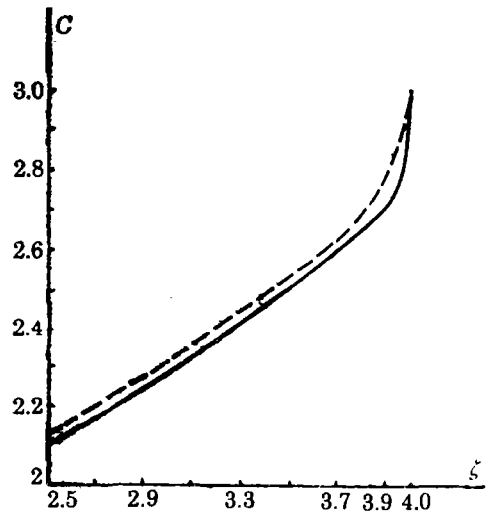


图 2

## 参 考 文 献

- [1] Баничук Н. В., ПМТФ, 5(1969), 123—124.  
 [2] 钱伟长主编, 《奇异摄动理论及其在力学中的应用》, 科学出版社(1981).

## An Approximate Analytical Solution of the Cylindrical Detonation Wave Generated by the Linear Explosion

Yuan Yi-wu

(Central South University of Technology, Changsha)

## Abstract

The solution of the cylindrical detonation wave generated by the linear explosion was obtained by numerical method in [1]

In this paper, when the ratio of specific heat  $\gamma \gg 1$ , by using the enlargement coordinate method, the first-order analytical solutions are obtained. The perturbation parameter is  $\epsilon=1/\gamma^2$ . The correction of these solutions is checked at the end of this paper.

**Key words** detonation wave, singular perturbation method, ratio of specific heat