# 物理学报 Acta Physica Sinica



#### 经典瑞利-泰勒不稳定性界面变形演化的改进型薄层模型

赵凯歌 薛创 王立锋 叶文华 吴俊峰 丁永坤 张维岩 贺贤土

Improved thin layer model of classical Rayleigh-Taylor instability for the deformation of interface Zhao Kai-Ge Xue Chuang Wang Li-Feng Ye Wen-Hua Wu Jun-Feng Ding Yong-Kun Zhang Wei-Yan He Xian-Tu

引用信息 Citation: Acta Physica Sinica, 67, 094701 (2018) DOI: 10.7498/aps.67.20172613 在线阅读 View online: http://dx.doi.org/10.7498/aps.67.20172613 当期内容 View table of contents: http://wulixb.iphy.ac.cn/CN/Y2018/V67/I9

您可能感兴趣的其他文章 Articles you may be interested in

#### 爆轰驱动 Cu 界面的 Richtmyer-Meshkov 扰动增长稳定性

Stability analysis of interfacial Richtmyer-Meshkov flow of explosion-driven copper interface 物理学报.2017, 66(20): 204701 http://dx.doi.org/10.7498/aps.66.204701

### 爆轰加载下弹塑性固体 Richtmyer-Meshkov 流动的扰动增长规律

A growth study of the Richtmyer-Meshkov flow in the elastoplastic solids under explosive loading 物理学报.2017, 66(7): 074701 http://dx.doi.org/10.7498/aps.66.074701

### 激波汇聚效应对球形气泡演化影响的数值研究

Numerical simulation of convergence effect on shock-bubble interactions 物理学报.2017, 66(6): 064701 http://dx.doi.org/10.7498/aps.66.064701

#### 开放空腔壳体入水扰动流场结构及空泡失稳特征

Experimental and numerical investigation on the flow structure and instability of water-entry cavity by a semi-closed cylinder

物理学报.2017, 66(6): 064702 http://dx.doi.org/10.7498/aps.66.064702

### 基于高速摄像实验的开放腔体圆柱壳入水空泡流动研究

An experimental study of water-entry cavitating flows of an end-closed cylindrical shell based on the highspeed imaging technology

物理学报.2016, 65(1): 014704 http://dx.doi.org/10.7498/aps.65.014704

# 经典瑞利-泰勒不稳定性界面变形演化的改进型 薄层模型\*

赵凯歌<sup>1</sup>) 薛创<sup>2)†</sup> 王立锋<sup>2)3)‡</sup> 叶文华<sup>2)3)</sup> 吴俊峰<sup>2)</sup> 丁永坤<sup>2)3)</sup> 张维岩<sup>2)3)</sup> 贺贤土<sup>2)3)</sup>

1) (中国工程物理研究院研究生院,北京 100088)

2) (北京应用物理与计算数学研究所,北京 100094)

3) (北京大学应用物理与技术研究中心,高能量密度物理数值模拟教育部重点实验室,北京 100871)

(2017年12月8日收到;2018年2月22日收到修改稿)

激光惯性约束聚变(ICF)内爆靶丸通常采用多壳层组合结构设计,各壳层界面的流体力学不稳定性 影响内爆加速和聚变点火,是ICF十分关心的问题.本文建立了描述任意Atwood数、任意初始界面分布 Rayleigh-Taylor (RT)不稳定性界面变形及非线性演化的薄层模型.通过分析薄层中流体微团的受力,得到 了运动微分方程组,并在二维情况进行数值求解.在线性阶段,薄层模型描述的界面演变规律与模拟结果符 合很好;在非线性阶段,薄层模型可以描述至"蘑菇"形结构,与数值模拟的结果很接近.目前薄层的RT不 稳定性非线性解析理论研究仅限于弱非线性阶段,本工作发展的薄层解析理论能很好地研究薄层非线性"气 泡-尖钉"发展过程.

关键词: 薄层模型, Rayleigh-Taylor 不稳定性, Atwood 数, 非线性阶段
 PACS: 47.20.Ma, 52.35.Py, 52.57.Fg
 DOI: 10.7498/aps.67.20172613

## 1引言

当两层流体的界面两侧具有连续的法向速度 与压力,而其他物理量(如:密度、内能)不连续 时,称为接触间断<sup>[1]</sup>.在有势力场中流体密度梯 度与压力梯度不平行时,那么接触间断面上的扰 动幅度将被激发并增长,称为瑞利-泰勒不稳定性 (Rayleigh-Taylor instability, RTI)<sup>[2–4]</sup>. RTI 是惯 性约束聚变(inertial confinement fusion, ICF)研究 的重要问题之一<sup>[5–8]</sup>,也是许多天体物理现象的重 要过程<sup>[9–11]</sup>,例如:超新星爆炸和星系演化、天体 射流等现象<sup>[12]</sup>.在ICF的内爆加速和减速阶段中 均引起RTI, RTI的发展影响点火热斑的形成、聚 变燃烧和能量增益<sup>[13-22]</sup>.超新星爆炸与ICF在动 力学上十分相似,存在加速度引起的RTI.因此,研 究RTI的物理机理对于天体物理中各类不稳定流 动的演化具有十分重要的意义<sup>[12,23]</sup>.

通过对界面不稳定性的理论研究<sup>[13-16,24-28]</sup>、 数值模拟<sup>[17,18,29,30]</sup>及实验分析<sup>[31-34]</sup>,将RTI的 演化过程划分为线性阶段、变形阶段、规则非线性、 不规则非线性及湍流混合阶段.理论研究方法大致 分两类.一类是采用速度势及界面函数的微扰展开 方法分析RTI的线性和弱非线性阶段<sup>[4,35,36]</sup>.在线 性阶段,理论分析与数值模拟和实验结果符合得很 好<sup>[4,24,28,31]</sup>.Jacobs和Catton<sup>[31]</sup>提出真空和流体 界面(Atwood数等于1)的弱非线性(weakly non-

<sup>\*</sup> 国家自然科学基金(批准号: 11675026, 11475034, 11575033)、中国工程物理研究院院长基金(批准号: 2014-1-040)和国家重点基础研究计划(批准号: 2013CB834100)资助的课题.

<sup>†</sup>通信作者. E-mail: xue\_chuang@iapcm.ac.cn

<sup>‡</sup>通信作者. E-mail: wang\_lifeng@iapcm.ac.cn; lif\_wang@pku.edu.cn

<sup>© 2018</sup> 中国物理学会 Chinese Physical Society

linear, WNL) 模型; Wang 等<sup>[13,35,36]</sup> 将 WNL 模型 推广适用于任意 Atwood 数的情况, 很好地描述了 弱非线性阶段气泡和尖钉的产生过程. 由于高 次谐波的激发,导致小扰动展至高阶时将面对繁 琐的计算. 另一类是研究非线性阶段的气泡模 型<sup>[37-43]</sup>; Lavzer<sup>[38]</sup>提出了对于真空和流体界面 情况在气泡顶点附近采用势流理论的模型,描述了 气泡在整个扰动过程中的发展行为. 基于Lavzer 模型, Zhang<sup>[39]</sup>对任意时刻气泡和尖钉的运动规 律进行了研究, Goncharov<sup>[40]</sup>和Sohn<sup>[41]</sup>将Lavzer 模型推广应用于任意Atwood数下的速度势模型. 对于气泡和尖钉的大尺度相干运动, Abarzhi等<sup>[42]</sup> 找到了多重调和解. Mikaelian<sup>[43]</sup>给定初始幅值, 可以描述任意Atwood数的界面幅值关系式. 陶烨 晟等<sup>[44]</sup>将Lavzer的气泡模型推广,描述了气泡由 初始线性阶段到气泡以渐近速度增长的非线性阶 段的发展过程. 然而, Lavzer 模型仅能描述气泡和 尖钉的顶点在扰动演变过程中的运动.

1972年, Ott<sup>[45]</sup>首先提出非线性RTI的薄层 理论, 通过分析薄层质点的受力, 解释气泡和 尖钉的形成过程<sup>[46,47]</sup>. 然而, Ott理论忽略了 薄层两侧流体的分布. 此外, 当演变时间超过  $t^* = \ln(k\eta_0)^{-1}/\sqrt{kq}$ 时,在波谷处出现界面卷曲现 象, 这里  $k = 2\pi/\lambda$ 表示波数,  $\lambda$ 代表扰动波长,  $\eta_0$ 是界面扰动的初始幅值, g为重力加速度. Wang 等<sup>[48]</sup> 采用 WNL 模型对具有一定厚度的流体薄层 中的RTI进行研究,详细分析薄层上下界面分别具 有初始扰动状态时的演变规律.研究发现薄层厚 度在扰动演变过程中起重要的作用. 然而, 在实际 的流体不稳定性中,界面两侧的流体分布范围比 较宽,近似经典RTI,而发生于界面附近的扰动按 扰动波长成e指数形式衰减. 当流体层厚度大于数 倍的扰动波长时,在边界处的扰动已经衰减得非 常小,因此,边界位置对界面处的扰动造成的影响 可以忽略不计.本文将Ott的薄层模型应用于经典 RTI界面变形演化过程.

本文在第2部分分析薄层模型的理论分析,给 出界面的运动方程组;在第3部分首先数值求解运 动方程组,其次分析薄层模型在RTI中的线性和弱 非线性段的增长规律,再将模型的界面形变与数值 模拟结果进行对比,最后将薄层模型扩展应用于分 析扰动分布呈三角波和方波的情形;第4部分为本 文的总结.

# 2 薄层RTI的理论模型

理想二维流体处于重力场  $(-ge_y)$ 中,在接触 间断的界面两侧为有限厚度层流体,其上下两层的 流体密度分别为 $\rho_2$ 和 $\rho_1(\rho_2 > \rho_1)$ .在界面附近选 择一定厚度  $(h_0)$ 的流体薄层,平衡状态时,界面处 的压强用 $p_0$ 表示,如图1 (a).已知在重力场中压力 近似由静压条件 $p = p_0 - \int_{y_0}^{y} \rho_g dy$ 表述,其中 $p_0$ 表示平衡状态初始位置处的压强.当薄层受到扰动 后,尖钉处压力增大,气泡处压力减小,流体薄层上 下端面的压强分别用 $p_2, p_1$ 表示,如图1 (b).



图 1 流体薄层不稳定性的示意图 (a) 平衡状态; (b) 扰 动状态

Fig. 1. The RTI of the thin layer: (a) Planar interface in equilibrium; (b) perturbed interface.

平衡状态时,选取流体薄层中的一点 $x = \xi$ , y = 0,  $\xi$ 是拉格朗日坐标;在t时刻,该点位 于 $r(\xi,t) = x(\xi,t)e_x + y(\xi,t)e_y$ .考虑平衡状 态时另一点 $x = \xi + d\xi$ , y = 0,该点在t时 刻位于 $r + (\partial r/\partial \xi)d\xi$ 处.研究分析 $\xi \pi \xi + d\xi$ 之间流体微团的运动规律,则流体微团的质量  $dm = (\rho_1 + \rho_2)h_0d\xi/2 = (\rho_1 + \rho_2)h|dr|/2$ ,其中h和|dr|表示扰动过程中流体微团的厚度和宽度.假 设微团端面的压强不受扰动的影响,则上端面和下 端面的压强分别为 $p_2 = p_0 - \rho_2 g(y + he_y \cdot n/2)$ 和  $p_1 = p_0 - \rho_1 g(y - he_y \cdot n/2)$ ,如图1(b),则流体微 团的受力关系:

$$d\boldsymbol{F} = -g d\boldsymbol{m} \boldsymbol{j} + (p_1 - p_2) |d\boldsymbol{r}| \boldsymbol{n}, \qquad (1)$$

其中,  $|d\mathbf{r}| = \sqrt{x'^2 + y'^2} d\xi$ ,  $x' = \partial x/\partial \xi$ ,  $y' = \partial y/\partial \xi$ , 法向量 $\mathbf{n} = (-y', x')/\sqrt{x'^2 + y'^2}$ , 则 $\mathbf{e}_y \cdot \mathbf{n} = x'/\sqrt{x'^2 + y'^2}$ . 方程(1)中 $-gdm\mathbf{e}_y$ 表示流体微团在重力场中的力,  $(p_1 - p_2)|d\mathbf{r}|\mathbf{n}$ 表示流场的压力场作用. 由于微团的受力项满足  $d\mathbf{F} = dm\partial^2 \mathbf{r}/\partial t^2$ ,则运动方程的分量形式:

$$\frac{\partial^2 x}{\partial t^2} = -\left(2A_T g \frac{y}{h_0} + g \frac{x'}{x'^2 + y'^2}\right) y',\\ \frac{\partial^2 y}{\partial t^2} = -g + \left(2A_T g \frac{y}{h_0} + g \frac{x'}{x'^2 + y'^2}\right) x', \quad (2)$$

 $A_T = (\rho_1 - \rho_2)/(\rho_1 + \rho_2)$ 称为Atwood数,  $h_0$ 表示 界面两侧流体层的初始厚度. 方程 (2) 描述了流体 界面 RTI 的形变规律, 即形变的扰动范围由线性阶 段到非线性阶段的演化过程.

在扰动初始阶段, x n y 方向的位置坐标 $x(\xi,t) = \xi + \delta x(\xi,t) n y(\xi,t) = \delta y(\xi,t)$ , 其中  $\delta x(\xi,t)$ 和 $\delta y(\xi,t)$ 表示扰动小量.将位置坐标代 入方程(2)中保留一阶小量,则y方向的扰动演化 关系表示为

$$\frac{\partial^2 \delta y}{\partial t^2} = 2A_T g \frac{\delta y}{h_0},\tag{3}$$

考虑扰动随时间呈 $\exp(\gamma t)$ 形式,则增长率 $\gamma = \sqrt{2A_T g/h_0}$ .

# 3 结果与讨论

#### 3.1 数值计算方法

方程组 (2) 为非线性方程组,直接求解比较困 难.因此,对方程组采用数值求解,将时间导数和 空间导数分别采用隐式中心差分格式,Δt和Δξ分 别表示时间步长和空间步长.差分后的形式为

	$\int \frac{x_j^{n+1} - 2x_j^n + x_j^{n-1}}{\Delta t^2} = -\left[2A_T g \frac{y_j^{n+1}}{h_0} + \frac{x_j^{n+1}}{(x_{j+1}^{n+1})}\right]$	$\frac{2g\Delta\xi(x_{j+1}^{n+1}-x_{j-1}^{n+1})}{\sum_{j=1}^{n-1}-x_{j-1}^{n+1})^2+(y_{j+1}^{n+1}-y_{j-1}^{n+1})^2}\bigg]\frac{(y_{j+1}^{n+1}-y_{j-1}^{n+1})}{2\Delta\xi},$	(4)
Ì	$\left\{\frac{y_j^{n+1} - 2y_j^n + y_j^{n-1}}{\Delta t^2} = -g + \left[2A_T g \frac{y_j^{n+1}}{h_0} + \frac{1}{2}\right]\right\}$	$\frac{2g\Delta\xi(x_{j+1}^{n+1}-x_{j-1}^{n+1})}{(x_{j+1}^{n+1}-x_{j-1}^{n+1})^2 + (y_{j+1}^{n+1}-y_{j-1}^{n+1})^2} \bigg] \frac{(x_{j+1}^{n+1}-x_{j-1}^{n+1})}{2\Delta\xi}.$	(4)

则方程组(4)差分后简为写如下的方程组:

$$\boldsymbol{A} \cdot \boldsymbol{Y} = \boldsymbol{B},\tag{5}$$

式中, A表示系数矩阵,  $Y = (x_1^{n+1}, y_1^{n+1}, x_2^{n+1}, y_2^{n+1}, \cdots, x_J^{n+1}, y_J^{n+1})^{\mathrm{T}}$ 表示未知量矩阵, B为常数 矩阵. 上角标n和下角标j分别表示时间变量和空 间变量. 给定初始状态, 采用 Picard 迭代求解方程 组的结果.

#### 3.2 线性及弱非线性阶段

首先,选择初始扰动的形式  $y = \eta_0 \cos(kx)$ ,其 中 $\eta_0$ 为初始扰动振幅,  $k = 2\pi/\lambda$ 为波数,  $\lambda$ 为扰动 波长.固定初始扰动幅值 $\eta_0 = 0.02 \ \mu m$ 和加速度  $g = 1 \ \mu m/ns^2$ ,选择不同的薄层厚度 $h_0$ ,分析薄层 模型的线性增长率关于 Atwood 数  $A_T$  和波数 k 的 变化关系,如图 2 所示.已知经典 RTI 在线性段的 幅值增长 $\eta_L = \eta_0 \cosh(\gamma_c t), \gamma_c = \sqrt{A_T kg}$ 称为线 性增长率.

在薄层模型中分别选择薄层厚度 kh<sub>0</sub> = 1,2,4 的情况分析界面不稳定性的演变规律,如图2所 示,将薄层模型的线性增长率与经典 RTI 的结果

进行比较. 首先, 在图2(a)中固定界面扰动的波 长率随 $A_T$ 数的变化规律.其次,在图2(b)中保持  $A_T = 0.6$ 不变,对比薄层模型和经典RTI的线性 增长率随扰动波数 k 的变化规律. 通过图 2 (a) 和 图2(b)可以看出,薄层模型的线性增长率依赖于 薄层厚度,已知界面处的扰动随距离界面的宽度 呈指数衰减. 当薄层厚度比较薄  $(kh_0 = 1)$ 时, 薄 层模型的线性增长率明显大于经典RTI的结果,导 致薄层的界面演化加快,扰动增长趋于强烈;当薄 层厚度比较厚( $kh_0 = 4$ )时, 薄层模型的线性增长 率明显小于经典RTI的结果,以致界面演化缓慢, 扰动增长趋于舒缓; 当且仅当薄层厚度满足条件  $kh_0 = 2$ 时, 薄层模型的线性增长率随  $A_T$  和 k 的变 化规律与经典RTI的结果保持一致.因此,采用薄 层模型描述界面的扰动发展规律时,应选择适当的 薄层厚度与经典RTI的结果做比较,这与线性化 分析的结果一致,在方程(3)中给出的增长率形式  $\gamma = \sqrt{2A_T g/h_0}$ , 当薄层厚度满足  $h_0 = 2/k$  时, 增 长率 $\gamma = \sqrt{A_T k_g}$ 与经典RTI结果一致.



图 2 选取不同的薄层厚度,比较薄层理论和经典 RTI 的 线性增长率 (a) 增长率关于  $A_T$  数的关系; (b) 增长率 关于波数 k 的关系

Fig. 2. Comparison between linear growth rates obtained by the thin layer model and classical RTI at different thin layer thicknesses: (a) The function relation between the linear growth rate and the Atwood number; (b) the function relation between the linear growth rate and the wavenumber.

通过对比线性阶段的增长特征,可知在合适的 薄层厚度 (如 $h_0 = 2/k$ )下,可以将模型的界面幅值 与WNL模型做比较.已知三阶WNL模型给出关 于 RTI 的弱非线性阶段界面为

$$\eta(x,t) = \eta_1(x,t) + \eta_2(x,t) + \eta_3(x,t).$$
 (6)

这里 $\eta_1(x,t)$ , $\eta_2(x,t)$ 和 $\eta_3(x,t)$ 分别表示基模、二次谐波和三次谐波界面,其形式如下:

$$\eta_{1}(x,t) = \eta_{L} \left[ 1 - \frac{1}{16} (3A_{T}^{2} + 1)k^{2}\eta_{L}^{2} \right] \cos(kx),$$
  

$$\eta_{2}(x,t) = -\frac{1}{2}A_{T}k\eta_{L}^{2}\cos(2kx),$$
  

$$\eta_{3}(x,t) = \frac{1}{2} \left( A_{T}^{2} - \frac{1}{4} \right)k^{2}\eta_{L}^{3}\cos(3kx),$$
(7)

式中 $\eta_{\rm L} = \eta_0 \cosh(\gamma_{\rm c} t)$ 代表基模的线性增长幅值,  $\eta_0$ 表示扰动的初始幅值,  $\gamma_{\rm c} = \sqrt{A_T kg}$ 表示经典 RTI的线性增长率. 选取初始扰动幅值 $\eta_0 = 0.02 \ \mu m$ 和加速度  $g = 1 \ \mu m/ns^2$ ,分别选择三组不同的Atwood 数和扰动波数,将薄层模型的界面幅值之和  $\eta_{b+s} = \eta_b + \eta_s$ 与WNL模型做对比,如图3所示, 这里 $\eta_b$ , $\eta_s$ 分别表示气泡和尖钉的幅值.图3(a) 中,固定波长 $\lambda = 5 \ \mu m$ ,选取 $A_T = 0.1, 0.4, 0.9$ ; 图3(b)中,固定 $A_T = 0.8,$ 选取k = 0.1, 0.2, 0.4.



图 3 固定  $\eta_0 = 0.02 \ \mu m \ \pi g = 1 \ \mu m/ns^2$ , 比较薄层模型和 WNL 模型的幅值关系 (a) 波长  $\lambda = 5 \ \mu m$ , 选取  $A_T = 0.1$ , 0.5 和 0.9; (b)  $A_T = 0.8$ , 选取 k = 0.1, 0.2 和 0.4

Fig. 3. Comparison between the amplitudes obtained by the thin layer model and WNL model for RTI with fixed  $\eta_0 = 0.02 \ \mu\text{m}$  and  $g = 1 \ \mu\text{m/ns}^2$ : (a) Choosing  $A_T = 0.1$ , 0.5, and 0.9 with the wavelength  $\lambda = 5 \ \mu\text{m}$ ; (b) choosing k = 0.1, 0.2, and 0.4 with the Atwood number  $A_T = 0.8$ .

在图 3 中, 将薄层模型的幅值之和与WNL模型的结果做比较, 图 3 (a) 中选取不同的  $A_T$  数, 图中曲线和圆点分别代表 WNL模型和薄层模型的结果; 图 3 (b) 中选取不同的波数 k, 图中曲线和方块分别代表 WNL模型和薄层模型的结果.可以看出, 薄层模型与 WNL模型在线性段及弱非线性区域内符合得相当好, 说明薄层模型可以准确描述不稳定性的弱非线性段. 然而, 二者也存在一定的差别. 在图 3 (a) 中, 当  $A_T$  数比较小 ( $A_T = 0.1$ ) 时, 薄层 模型仅能够描述初始线性段的扰动,薄层模型描述 至t = 6.4 ns时刻,随后的扰动演变规律不能准确 给出,这是由于 $A_T$ 比较小,数值计算中导致误差较 大;当 $A_T$ 数比较大(例如 $A_T = 0.9$ )时,WNL模型 可以准确描述至幅值 $\eta_{b+s} = 1.1$  µm的情况,而薄 层模型的描述范围远大于WNL模型.在图 3 (b)可 明显看出,薄层模型在描述不稳定性的演变规律时 其适用性大于WNL模型.

#### 3.3 变形与非线性演化

为进一步说明薄层模型的理论,将界面的 变形和非线性演化过程与数值模拟的结果做对 比. 在数值模拟中,其上下层的流体密度分别 为 $\rho_{\rm u}^{(0)} = 4.25 \text{ g/cm}^3 \, \pi \, \rho_{\rm b}^{(0)} = 0.5 \text{ g/cm}^3$ , 扰动波 长 $\lambda = 20 \, \mu \text{m}$ , 初始压强 $p_0 = 5 \text{ MPa}$ , 加速度  $g = 17 \, \mu \text{m/ns}^2$ , 气体绝热指数 $\gamma_{\rm h} = 5/3$ . 在下面的 模拟中, 这些参数保持不变.

首先,对比不稳定性在线性阶段的界面分布规 律.界面初始幅值 $\eta_0 = 0.075 \mu m$ ,图4给出了不稳 定性在线性阶段的分布,图4(a)—(d)和(a')—(d') 分别表示薄层模型和数值模拟所描述的在不同时 刻的不稳定性界面.通过对比发现,薄层模型在描 述扰动演化的线性阶段,界面呈现规则的余弦形 状;随扰动的演化,界面的波峰向上增长,波谷向下 发展,发现薄层模型的不稳定界面与数值模拟的结 果在线性阶段的界面增长基本一致.



图 4 (a)—(d) 薄层模型和 (a')—(d') 数值模拟所描述的在线性阶段的不稳定界面 (a), (a') t = 0.0 ns; (b), (b') t = 0.4 ns; (c), (c') t = 0.8 ns; (d), (d') t = 1.0 ns

Fig. 4. Perturbed interfaces obtained by the (a)–(d) thin layer model and (a')–(d') numerical simulation in the linear stage: (a), (a') t = 0.0 ns; (b), (b') t = 0.4 ns; (c), (c') t = 0.8 ns; (d), (d') t = 1.0 ns.





Fig. 5. Perturbed interfaces obtained by the (a)–(d) thin layer model and (a')–(d') numerical simulation in the nonlinear stage: (a), (a') t = 0.0 ns; (b), (b') t = 0.4 ns; (c), (c') t = 0.6 ns; (d), (d') t = 0.82 ns.

其次,对比不稳定性在非线性阶段的界面分 布规律. 假设界面的初始扰动幅值 $\eta_0 = 2.0 \mu m$ , 图 5 (a)—(d)和(a')—(d')分别表示薄层模型和数 值模拟所描述的非线性阶段的不稳定性界面. 通过 对比,薄层模型与数值模拟在描述扰动发展中的界 面幅值的总长度基本保持一致;然而,在薄层模型 的发展后期,波峰幅值明显大于波谷幅值,这是由 于薄层模型中微团上下端面的面积在整个演变过 程中是相等的,导致波峰端面受压力比实际情况要 小,波谷端面受力比实际要大,使得气泡增长加快, 尖钉增长变缓,说明薄层模型可以用于描述初始为 大扰动幅值的不稳定性. 另外,薄层模型在扰动发 展的后期(t = 0.82 ns),波谷顶端出现类"蘑菇"形 结构,可以解释非线性阶段"蘑菇"成型的原因.

#### 3.4 扩展应用

由于薄层模型是基于对流体微团的受力分析, 因此,薄层模型不仅可以应用于初始小扰动的不稳



图 6 薄层模型应用于任意初始波形的不稳定界面 (a) 初 始三角波分布; (b) 初始方波分布

Fig. 6. Thin Layer model is applied to obtained the arbitrary perturbed distributions at the initial moment: (a) The perturbed interface with triangular wave; (b) the perturbed interface with square wave.

定性,而且可以描述初始大扰动的情况.同时,可 以描述任意初始波形的不稳定界面,例如三角波、 方波等.

图6(a)和图6(b)分别展示了初始扰动界面 为三角波和方波的界面演变分布,其中扰动波长  $\lambda = 20 \mu m$ , 重力加速度  $q = 1 \mu m/ns^2$  及 Atwood 数 $A_T = 0.8$ 相同.如图6所示:在初始阶段三角波 和方波的扰动界面均表现出规则的形变规律,波 峰和波谷的增长幅度基本一致;随着扰动的发展, 波峰的增长幅度稍大于波谷;针对三角波界面,在 t = 2.5 ns时刻,波谷的顶端处于水平状态,自此之 后,薄层模型描述的波谷位置将会出现凸起现象, 薄层模型已经不能准确描述扰动的发展;针对方波 界面, 在t = 1.6 ns 时刻, 波谷处的界面出现不规则 形变,这是由于薄层模型在描述不稳定性时,界面 微元向波谷处聚集,导致微元之间相互碰撞.由于 薄层模型是基于界面微元的受力分析,因此,初始 时界面处于直线状态(例如:水平、斜线)时,扰动 在演变过程中对此区域的界面不会带来形变影响, 界面始终保持直线状态.

### 4 结 论

本文在Ott薄层理论的基础上,发展了能够描述任意Atwood数的薄层模型.该模型的数值解分别与WNL模型、数值模拟结果比较,薄层模型可以准确描述线性和弱非线性的界面演化和形状;在非线性阶段中"蘑菇"形状的发展过程中,界面形状比较接近数值模拟的结果.通过研究发现,薄层模型可以描述初始大扰动幅值的不稳定性.此外,对于初始时任意分布的扰动界面,该模型均可以很好地描述其演化过程.该模型可以推广至三维球形几何,有助于人们理解内爆过程中薄层界面的形变规律和演化机理.

#### 参考文献

- Wang J H 1994 Nonstationary Flow and Shock for Two-Dimensional (Beijing: Science Press) p10 (in Chinese)
   [王继海 1994 二维非定常流和激波 (北京:科学出版社) 第 10页]
- [2] Rayleigh L 1893 Proc. R. Math. Soc. 14 170
- [3] Taylor G I 1950 Proc. R. Soc. London: Ser. A 201 192

- [4] Chandrasekhar S 1961 Hydrodynamic and Hydromagnetic Stability (London: Oxford University Press) pp429-514
- [5] Nuckolls J H, Wood J, Thiessen A, Zimmerman G 1972 *Nature* 239 139
- [6] Lindl J D, Amendt P, Berger R L, Glendinning S G, Glenzer S H, Haan S W, Kauffman R L, Landen O L, Suter L J 2004 Phys. Plasmas 11 339
- [7] Atzeni S, Meyer-ter-Vehn J 2004 The physics of Inertial Fusion: Beam Plasma Interaction, Hydrodynamics, Hot Dense Matter (Oxford: Oxford University Press)
- [8]~ He X T, Zhang W Y 2007 Eur.~Phys.~J.~D 44 227
- [9] Remington B A, Drake R P, Ryutov D D 2006 *Rev. Mod. Phys.* 78 755
- [10] Remington B A, Arnett D, Drake R P, Takabe H 1999 Science 284 1488
- [11] Committee on High Energy Density Plasma Physics Plasma Science Committee Board on Physics and Astronomy Division on Engineering and Physical Science 2001 Frontiers in High Density Physics (Washington, DC: Academic Press)
- [12] Vlemmings W H T, Diamond P J, Imai H 2006 Nature 440 58
- [13] Wang L F, Ye W H, Li Y J 2010 Phys. Plasmas 17 052305
- [14] Liu W H, Wang L F, Ye W H, He X T 2012 Phys. Plasmas 19 042705
- [15] Wang L F, Wu J F, Fan Z F, Ye W H, He X T, Zhang W Y, Dai Z S, Gu J F, Xue C 2012 Phys. Plasmas 19 112706
- [16] Wang L F, Ye W H, Sheng Z M, Don W S, Li Y J, He X T 2010 Phys. Plasmas 17 122706
- [17] Ye W H, Wang L F, He X T 2010 Phys. Plasmas 17 122704
- [18] Wang L F, Ye W H, He X T, Zhang W Y, Sheng Z M, Yu M Y 2012 *Phys. Plasmas* **19** 100701
- [19] Wang L F, Ye W H, Wu J F, Liu J, Zhang W Y, He X T 2016 *Phys. Plasmas* 23 052713
- [20] Wang L F, Ye W H, Wu J F, Liu J, Zhang W Y, He X T 2016 Phys. Plasmas 23 122702
- [21] Wang L F, Ye W H, He X T, Wu J F, Fan Z F, Xue C, Guo H Y, Miao W Y, Yuan Y T, Dong J Q, Jia G, Zhang J, Li Y J, Liu J, Wang M, Ding Y K, Zhang W Y 2017 Sci. China: Phys. Mech. Astron. 60 055201
- [22] Zhang W Y, Ye W H, Wu J F, Miao W Y, Fan Z F, Wang L F, Gu J F, Dai Z S, Cao Z Y, Xu X W, Yuan Y T, Kang D G, Li Y S, Yu X J, Liu C L, Xue C, Zheng

W D, Wang M, Pei W B, Zhu S P, Jiang S E, Liu S Y, Ding Y K, He X T 2014 *Sci. Sin.: Phys. Mech. Astron.* **44** 1 (in Chinese) [张维岩, 叶文华, 吴俊峰, 缪文勇, 范征 锋, 王立锋, 谷建法, 戴振生, 曹柱荣, 徐小文, 袁永腾, 康洞 国, 李永升, 郁晓瑾, 刘长礼, 薛创, 郑无敌, 王敏, 裴文兵, 朱少平, 江少恩, 刘慎业, 丁永坤, 贺贤土 2014 中国科学: 物理学 力学 天文学 **44** 1]

- [23] Reipurth B, Bally J 2001 Annu. Rev. Astron. Astrophys. 39 403
- [24] Jacobs J W, Catton I 1988 J. Fluid Mech. 187 353
- [25] Kull H J 1991 Phys. Rep. **206** 197
- [26] Sanz J 1994 Phys. Rev. Lett. 73 2700
- [27] Garnier J, Raviart P A, Cherfils-Clérouin C, Masse L 2003 Phys. Rev. Lett. 90 185003
- [28] Haan S W 1991 Phys. Fluids B 3 2349
- [29] Youngs D L 1984 *Physica D* **12** 32
- [30] Zhang Y, Drake R P, Glimm J 2007 Phys. Plasmas 14 062703
- [31] Jacobs J W, Catton I 1988 J. Fluid Mech. 187 329
- [32] Waddell J T, Niederhaus C E, Jacobs J W 2001 Phys. Fluids 13 1263
- [33] Wilkinson J P, Jacobs J W 2007 Phys. Fluids 19 124102
- [34] Olson D H, Jacobs J W 2009 Phys. Fluids 21 034103
- [35] Wang L F, Ye W H, Li Y J 2010 Chin. Phys. Lett. 27 025203
- [36] Wang L F, Wu J F, Ye W H, Zhang W Y, He X T 2013 *Phys. Plasmas* **20** 042708
- [37] Davies R M, Taylor G I 1950 Proc. Roy. Soc. A 200 375
- [38] Layzer D 1955 Astrophys. J. 122 1
- [39] Zhang Q 1998 Phys. Rev. Lett. 81 3391
- [40] Goncharov V N 2002 Phys. Rev. Lett. 88 134502
- [41] Sohn S 2003 Phys. Rev. E 67 026301
- [42] Abarzhi S I, Nishihara K, Glimm J 2003 Phys. Lett. A 317 470
- [43] Mikaelian K O 2003 Phys. Rev. E 67 026319
- [44] Tao Y S, Wang L F, Ye W H, Zhang G C, Zhang J C, Li Y J 2012 Acta Phys. Sin. 61 075207 (in Chinese) [陶 烨晟, 王立锋, 叶文华, 张广财, 张建成, 李英骏 2012 物理 学报 61 075207]
- [45] Ott E 1972 Phys. Rev. Lett. **29** 1429
- [46] Manheimer W, Colombant D, Ott E 1984 Phys. Fluids 27 2164
- [47] Colombant D, Manheimer W, Ott E 1984 Phys. Rev. Lett. 53 446
- [48] Wang L F, Guo H Y, Wu J F, Ye W H, Liu J, Zhang W Y, He X T 2014 Phys. Plasmas 21 122710

# Improved thin layer model of classical Rayleigh-Taylor instability for the deformation of interface<sup>\*</sup>

Zhao Kai-Ge<sup>1)</sup> Xue Chuang<sup>2)†</sup> Wang Li-Feng<sup>2)3)‡</sup> Ye Wen-Hua<sup>2)3)</sup> Wu Jun-Feng<sup>2)</sup> Ding Yong-Kun<sup>2)3)</sup> Zhang Wei-Yan<sup>2)3)</sup> He Xian-Tu<sup>2)3)</sup>

1) (Graduate School, China Academy of Engineering Physics, Beijing 100088, China)

2) (Institute of Applied Physics and Computational Mathematics, Beijing 100094, China)

3) (Center for Applied Physics and Technology, HEDPS, Peking University, Beijing 100871, China)

(Received 8 December 2017; revised manuscript received 22 February 2018)

#### Abstract

The thin shell (layer) configuration is adopted in inertial-confinement fusion (ICF) implosions. The weakly nonlinear deformation of the thin shell significantly influences the performances of implosion acceleration and fusion ignition, which is an important issue for the study of ICF physics. Based on the thin layer model of Ott (Ott E 1972 Phys. Rev. Lett. 29 1429), an improved thin layer model is proposed to describe the deformation and nonlinear evolution of the perturbed interface induced by the Rayleigh-Taylor instability (RTI). Differential equations describing motion are obtained by analyzing the forces of fluid elements (i.e., Newton's second law), which are then solved by numerical method. Then the position of the perturbed interface with an initial perturbation can be obtained. The linear growth rate obtained from our thin layer approximation agrees with that from the classical RTI. For fixed Atwood number (wave number), the total amplitudes of the bubble and spike obtained from the improved thin layer model agree with those from the three-order weakly nonlinear model. In addition, we compare the deformation and evolution of the layer from our model with results of the numerical simulation. In the linear regime, the amplitudes of the bubble and spike obtained from our model agree with those from the numerical simulation. And the evolution of the perturbed interface obtained from the improved thin layer model is consistent with that from the numerical simulation. In the nonlinear regime, the evolution trends of the total amplitude of the bubble and spike for both the improved thin layer model and numerical results are the same. However, the amplitude of the bubble is obviously greater than that of the spike in the later stage of the perturbation. This is because of some shortcomings in the improved thin layer model. The first shortcoming is that ignoring the dynamical pressure in the pressure difference. In fact, the shear velocity of the fluids plays an important role in the nonlinear regime of the perturbation. The second shortcoming is that the surface area of the upper interface equals the lower interface in the whole perturbation process of the present model. Thus, the present model can be used to describe the nonlinear evolution of the perturbed interface before the mushroom structure. Finally, it is worth noting that the improved thin layer model can be used to describe the deformation and nonlinear evolution of a thin layer for arbitrary Atwood number with a perturbation of large initial amplitude and arbitrary distribution. The initial perturbations of the triangular and rectangular waves are also discussed.

Keywords: thin layer model, Rayleigh-Taylor instability, Atwood number, nonlinear phasePACS: 47.20.Ma, 52.35.Py, 52.57.FgDOI: 10.7498/aps.67.20172613

<sup>\*</sup> Project supported by the National Natural Science Foundation of China (Grant Nos. 11675026, 11475034, 11575033), the Foundation of President of Chinese Academy of Engineering Physics (Grant No. 2014-1-040), and the National Basic Research Program of China (Grant No. 2013CB834100).

<sup>†</sup> Corresponding author. E-mail: xue\_chuang@iapcm.ac.cn

 $<sup>\</sup>ddagger$  Corresponding author. E-mail: wang\_lifeng@iapcm.ac.cn; lif\_wang@pku.edu.cn