文章编号:1006-9941(2018)10-0820-08

# 烟幕初始云团最大半径数值模拟

陈 浩',高欣宝',李天鹏',张开创',杨 洋2

(1. 陆军工程大学石家庄校区,河北 石家庄 050003; 2. 陆军北京军代局驻763 厂军代室,山西 太原 030000)

摘 要: 基于圆柱体发烟装置,采用Truegrid仿真软件建立带有"V"型刻槽的圆柱壳体网格模型,并用Autodyn软件建立发烟装置 仿真模型,对烟幕初始云团爆炸分散过程爆轰压力变化规律进行数值模拟。借助于MATLAB提供的分段线性插值函数,将压力作 为已知量引入爆炸分散理论模型,采用欧拉法对模型进行数值计算。开展了野外测试实验,采用摄像法和图像处理技术得到试验数 据。结果表明,爆炸分散第一阶段发生时间为0~8.9×10<sup>-6</sup> s,烟幕初始云团最大半径增大为原来的3~4倍;在爆炸分散第二阶段,烟 幕初始云团最大半径增大到约3 m。基于Truegrid与Autodyn混合仿真,并与爆炸分散理论模型相结合的方法,相比仅利用数值积 分求解爆炸分散模型的传统理论方法,烟幕初始云团最大半径的计算误差降低了3%~8%,且烟幕初始云团最大半径比单一理论模 型法更接近实验结果。采用欧拉法计算模型的收敛性优于四阶龙格-库塔法。

 关键词:烟幕初始云团;爆炸分散;Truegrid模拟;Autodyn模拟;运动规律;欧拉法

 中图分类号:O383;TJ55
 文献标志码:A

DOI:10.11943/CJEM2018119

# 1 引言

随着精确制导武器的广泛使用,发展与之对抗的 干扰理论及相关技术,提高部队战场生存能力,受到世 界各国军队的重视<sup>[1]</sup>。烟幕干扰具有成本低、效费比 高等优点,是干扰领域发展的重要方向。其中,分析烟 幕初始云团的运动规律,计算烟幕初始云团的参数,是 烟幕作战效能评估研究的热点之一<sup>[2]</sup>。将烟幕初始云 团近似看成不断扩张的球体,其最大半径用于表征烟 幕遮蔽面积,是烟幕评估中的一项重要指标<sup>[3-5]</sup>。

为了探索烟幕初始云团运动规律,提高爆炸分散 的理论模型精度和适用性,近年来,学者们做了大量工 作,如陈宁等<sup>[6]</sup>研究了真空环境中烟幕的形成机理,并 建立了膨胀模型;朱晨光等<sup>[7]</sup>分析了赤磷烟幕初始云 团膨胀过程,并指出在膨胀过程中空气阻力影响较大, 建立了基于爆轰压力和空气阻力作用下的烟幕初始云

收稿日期:2018-05-07;修回日期:2018-05-27
网络出版日期: 2018-07-26
基金项目:武器装备预研项目(30107030803)
作者简介:陈浩(1990-),男,博士研究生,主要从事弹药系统设计
及试验评估研究。e-mail:chen1274061939@163.com.
通信联系人:高欣宝(1966-),男,博导,教授,主要从事弹药系统
设计及试验评估研究。e-mail:xbgaotg@126.com.

团膨胀模型,利用常数变异法建立了初始云团运动速 度与半径的表达式;许兴春等<sup>[8]</sup>基于等熵膨胀基本理 论和球形装药模型,对爆轰压力进行了数值计算,建立 烟幕初始云团半径的求解模型,并利用四阶龙格一库 塔法得到了初始云团半径的变化规律。陈嘉琛等<sup>[9]</sup>利 用Fluent仿真软件对燃烧型云雾抛撒过程进行了数值 模拟,得到了径向速度和云团范围随时间的变化规律 且与实验结果较为吻合。

上述研究针对烟幕初始云团形成及爆炸分散过程 运动规律的不同方面进行了研究,但仍存在以下问题: (1)理论模型大多基于一定的假设前提,未考虑壳体 膨胀变形和热交换损耗,数值计算精度低;(2)理论模 型采用四阶龙格一库塔法求解数值解的效率低,收敛 性和平滑性存在不足;(3)限于空气与固体颗粒在有 限元建模时,一般采用 Euler和 SPH 方法无法有效耦 合,数值模拟方法在爆炸分散型烟幕中应用较少。针 对以上问题,为消除假设前提引入的误差,对爆炸分散 过程中爆轰压力的计算作进一步改进,采用 Truegrid<sup>[10]</sup>和 Autodyn<sup>[11]</sup>仿真建立壳体模型,采用 SPH 方法对干扰剂和空气进行建模,对中心装药起爆 到壳体破裂过程进行仿真模拟,借助于 MATLAB<sup>[12]</sup>分 段线性插值函数,建立爆轰压力随时间变化关系,作为

**引用本文:**陈浩,高欣宝,李天鹏,等. 烟幕初始云团最大半径数值模拟[J]. 含能材料,2018,26(10):820-827. CHEN Hao,GAO Xin-bao,LI Tian-peng, et al. Numerical Simulation of Maximum Radius of Initial Cloud Cluster of Smoke Screen[J]. *Chinese Journal of Energetic Materials*(*Hanneng Cailiao*),2018,26(10):820-827.

Chinese Journal of Energetic Materials, Vol.26, No.10, 2018 (820-827)

初始云团爆炸分散理论模型进行数值计算,并与四阶 龙格一库塔法<sup>[14]</sup>进行对比分析。通过野外实爆实验, 对所提方法进行分析与验证。

# 2 数值模拟

### 2.1 爆轰压力数值模拟

# 2.1.1 计算模型建立

依据特种弹药战斗部装药结构设计原理,建立了一种发烟装置的结构模型,其外形为圆柱体,如图1 所示。壳体材料为合金钢,外径62.50 mm,壁厚 7.00 mm,高127.50 mm。为使烟幕初始云团成形良 好,在壳体四周对称分布了四个"V"型刻槽。刻槽深 度4.50 mm,夹角120°。内部装填碳基干扰剂,装填 密度2.30 g·cm<sup>-3</sup>,装药半径56.50 mm。中心为黑索 今(RDX)药柱,装填密度为1.70 g·cm<sup>-3</sup>,装药半径 9.00 mm,雷管位于 RDX 药柱上端,用于起爆 RDX 药柱。



Fig.1 Structure diagrams of smoke pot model

针对四周刻槽的复杂几何模型,利用Truegrid软件建立1/4壳体网格模型,采用辅助平面映射的方法,建立了"V"型刻槽,如图2所示。网格划分情况见表1。 将该网格模型导入Autodyn中,对其余部分采用相同

# 表1 壳体网格划分情况

Table 1         The grid division	of the Shell
-----------------------------------	--------------

project	direction					
	r	θ	Ζ			
region / piece	2	3	3			
regional division	56.5-58.5mm	0°-36°	0-7mm			
	58.5-62.5mm	36°-54°	7-120.5mm			
		54°-90°	120.5-127.5mm			
the number	2;4	12;12;12	1;16;1			
of grids in each						
region / number						

# CHINESE JOURNAL OF ENERGETIC MATERIALS

尺寸网格和Langrange算法进行建模计算。碳基干扰 剂为粉末物质,且爆炸分散开后,依然呈现粉末形态, 因此,采用SPH算法进行仿真建模。限于Euler算法与 SPH算法无法耦合的问题,空气采用SPH算法建立仿 真计算模型,如图3所示。



图2 Truegrid网格模型

Fig.2 The mesh model of Truegrid



图3 Autodyn 仿真模型

Fig.3 The simulation model of Autodyn

## 2.1.2 材料模型及参数

(1) 炸药材料模型及参数采用 JWL 状态方程对 RDX 物理化学性质进行描述, JWL 方程的 *p-V*关系<sup>[15]</sup>为:

$$p = A(1 - \frac{W}{R_1 V}) e^{-R_1 V} + B(1 - \frac{W}{R_2 V}) e^{-R_2 V} + \frac{W \cdot E}{V} (1)$$

式中,p为爆轰压力,MPa;V为爆轰产物的体积与炸药 初始体积之比;E为炸药单位体积的初始内能,kJ·m<sup>-3</sup>。 *A*、*B*、*R*<sub>1</sub>、*R*<sub>2</sub>和*w*为试验拟合参数,具体数值见表2。

(2)含碳基干扰剂药柱模型及参数 RDX 药柱四周为压装的碳基干扰剂,数值计算采用 Autodyn 自带

表2 RDX炸药的JWL状态方程参数

Table 2         Parameters of JWL equation of state for	r RDX explosive
---	-----------------

parameter	A / GPa	<i>B</i> / GPa	<i>R</i> <sub>1</sub>	$R_2$	W	density ∕g∙cm⁻³
index	669.9	12.9	4.3	1.2	0.3	1.7

含能材料

SAND本构模型,反应材料压实状态的部分利用线性 压实状态方程描述,通过测试一定质量的材料,在不同 压力状态下的压实密度,建立 p-p关系。为有效模拟 烟幕云团爆炸分散过程最大半径的膨胀规律,利用锻压 系统对含碳基干扰剂药柱的压力与密度关系进行测试。

(3) 壳体材料模型及参数外部壳体采用
30CrMnSiA 合金钢材料,数值计算采用的模型为
Johnson-Cook模型,其本构方程<sup>[15]</sup>为:

表3 30CrMnSiA 合金钢的参数<sup>[16]</sup>

 Table 3
 Parameters of 30CrMnSiA alloy steel
 [16]

parameter	density / g·cm <sup>-3</sup>	G / GPa	E / GPa	A / MPa	<i>B</i> / MPa	n	С	М	T <sub>m</sub> / K	<i>Τ</i> <sub>τ</sub> / K
index	7.83	77	206	1200	683	0.26	0.014	1.03	1793	294

Note: *G* is shear modulus. *E* is elasticity modulus.

### 2.2 爆炸分散模型建立

发烟装置起爆后,产生爆轰波,并迅速形成大量高 温高压气体(中心 RDX 药柱爆炸形成)向四周膨胀做 功,驱动周围的碳基干扰剂向外挤压,壳体内部压力逐 渐增大,当超过壳体承受极限后,发烟装置发生爆炸, 形成一个近似球体且不断膨胀的高温高压云团。爆炸 分散过程实际为爆轰产物在空气介质中流动并驱动碳 基干扰剂向外膨胀的过程,烟幕初始云团是爆轰产物 与碳基干扰剂形成的混合物。将烟幕初始云团在内部 压力衰减为零之前的过程称为爆炸分散的第一阶段, 从爆轰压力衰减为零到烟幕粒子速度衰减为零为爆炸 分散的第二阶段<sup>[7]</sup>。

(1)第一阶段模型建立。取云团边缘一个小微元体,其质量为dm,受爆轰波压力作用面积为dS(微元体体积远小于云团体积),受到的作用力主要是爆轰波压力和气动阻力,则有<sup>[6]</sup>:

$$dm \cdot a = p \cdot dS - \frac{1}{2} \cdot k' \cdot \rho' \cdot dS \cdot v^2$$
(3)

式中,a为微元体膨胀过程的加速度,可表达为 $a=d^2R/dt^2$ , m·s<sup>-2</sup>。p为爆轰波压强,Pa。k'为气动阻力系数。 $\rho'$ 为标 准条件下大气密度,kg·m<sup>-3</sup>。v为微元体的速度,m·s<sup>-1</sup>。

将第一阶段模型整理得到如下微分方程组:

$$\begin{cases} R = R(t) \\ v = \frac{dR(t)}{dt} = v(t) \\ a = \frac{dv(t)}{dt} = p(t) \cdot dS - \frac{1}{2 \cdot dm} \cdot k' \cdot \rho' \cdot dS \cdot \left(\frac{dR}{dt}\right)^2 \\ (2) 第 二 阶 段 模型 建立。在第一阶段,爆轰作用 \end{cases}$$

$$\sigma = A + B\varepsilon^{n} \left( 1 + C \ln \frac{\dot{\varepsilon}}{\dot{\varepsilon}_{0}} \right) \left( 1 - \left( \frac{T - T_{\tau}}{T_{m} - T_{\tau}} \right)^{m} \right)$$
(2)

式中, $\sigma$ 为材料受到的应力,MPa;A为材料的屈服 应力,MPa; $\varepsilon$ 为材料的应变; $\varepsilon_0$ 为材料的参考应变;  $T_r$ 为参考温度,K; $T_m$ 为材料熔点温度,K;B为应变 硬化常量,kPa;n为应变硬化指数;m为热软化指 数;C为应变率敏感特性参数。各参数具体数值 见表3<sup>[16]</sup>。

力在云团向外膨胀过程中不断衰减。当压力衰减为零时,进入自由扩散阶段。这一阶段,微元体主要受气动 阻力作用,则<sup>[7]</sup>:

$$\mathrm{d}m \cdot \frac{\mathrm{d}^{2}R}{\mathrm{d}t^{2}} = -\frac{1}{2} \cdot k' \cdot \rho' \cdot \mathrm{d}S \cdot \left(\frac{\mathrm{d}R}{\mathrm{d}t}\right)^{2} \tag{5}$$

由式(5)知,第二阶段,微元体加速度为负值,速 度随时间不断衰减,直到速度衰减到零,此阶段结束。 经整理化简得到烟幕初始云团爆炸分散第二阶段的微 分方程组为:

$$\begin{cases} R = R(t) \\ v = \frac{dR(t)}{dt} = v(t) \\ a = \frac{dv(t)}{dt} = -\frac{1}{2 \cdot dm} \cdot k' \cdot \rho' \cdot dS \cdot \left(\frac{dR}{dt}\right)^2 \end{cases}$$
(6)

# 3 实验部分

#### 3.1 实验仪器

上海良平 FA-100 电子天平,合肥江淮铸造 YH33-100锻压系统,美国 VEO-400高速摄影机。

### 3.2 实验过程

(1)含碳基干扰剂药柱的锻压实验。称取 40 g碳 基干扰剂,装入直径为 60 mm 的装药模具,并置于压 铸机工作台上。根据实验要求,在控制台上设定好下 行慢速位、下限位等工艺参数,同时,设定压力分别为 20,40,60,80,100,120,140,150 MPa。为确保测试 结果的准确性,每个测试点分别进行 5 min保压,设置 完毕后开始下行,到慢下位时,滑块以设定速度缓慢下 行,系统逐渐增压,直到压力传感器检测达到设定值, 根据系统设定参数,位移传感器全过程检测滑块的位 移。保压时间结束,滑块继续下行,到达下一个测试压 力点位置,直到所有测试点测试完毕后,滑块上行结束 测试。

(2)发烟装置实爆实验。为有效捕获烟幕初始云 团的形成及爆炸分散过程,根据测试要求,在地面风速 小于3m·s<sup>-1</sup>的自然条件下,开展了发烟装置野外实爆 实验,采用"摄像法"测定烟幕初始云团最大半径的变 化规律,图4为实验系统的示意图。实验的基本原理 为:利用高速摄像机对烟幕爆炸分散过程进行记录,通 过测距仪测量吊架两侧距离。利用图像数据,采用灰 度变换、二值化处理、阀值分割、边缘检测方法,获取吊 架两侧的像素点坐标和云团边界两侧的像素点坐标, 利用二者的比例关系,求解云团径向膨胀的最大半径, 其表达式为:

$$R = \frac{\left|\Delta x_2\right|}{2} \cdot \frac{L}{\left|\Delta x_1\right|} \tag{7}$$

式中,L为吊架两侧的距离,m; $\Delta x_1$ 为图像中吊架两侧 像素点距离; $\Delta x_2$ 为图像中云团两侧像素点的最大 距离。



图4 发烟装置实爆实验系统示意图

Fig. 4 Schematic diagram of smoke pot explosion testing system

# 4 实验结果分析

### 4.1 干扰剂本构关系建立

为有效模拟含碳基干扰剂药柱的爆轰压力衰减情况,将试验测得的药柱高度进一步计算得到药柱密度。 以压力为横坐标,药柱密度为纵坐标,得到含碳基干扰 剂药柱 p-p曲线如图 5 所示。

由图 5 可知,在压力初期,药柱密度增加较快,随 压力逐渐增大药柱密度逐步趋于定值。因此, *p*-ρ曲线 具有对数函数的特点,对压力取对数,得到 ln*p*-ρ曲线, (8)

如图 6 所示。基于最小二乘法拟合得到碳基干扰剂的 压力与密度关系式如下:

$$\rho = 0.0507 \ln p + 0.9218$$



图5 含碳基干扰剂药柱 p-ρ曲线





图6 含碳基干扰剂药柱 lnp-ρ曲线

**Fig.6** The  $\ln p - \rho$  curve of carbon-containing interference agent

# 4.2 烟幕初始云团运动规律分析

(1)爆轰压力数值模拟。选择仿真模型中靠近刻 槽附近的多个干扰剂粒子作为参考点,为便于观察刻 槽位置破裂情况,将空气模型暂时隐藏,仿真中某一时 刻的仿真形态如图7所示。通过仿真得到烟幕初始云 团压力衰减曲线,如图8所示。

从图 8 可知,直到约 7×10<sup>-6</sup> s,压力值发生突变,这 一过程为中心 RDX 药柱发生爆轰反应并驱动含碳基





含能材料



2018年 第26卷 第10期 (820-827)



图8 参考点初始爆轰阶段 p-t曲线

Fig.8 The *p*-*t* curve of reference point initial detonation state

干扰剂药柱向四周压实的过程。之后短时间内压力急 剧增大,壳体合金钢材料达到屈服极限后,迅速破裂, 发烟装置发生爆炸,压力在较短时间增大到最大爆轰 压力,并迅速衰减为零。因此,与基于等熵膨胀理论的 爆炸分散模型相比,基于 Autodyn 仿真考虑了干扰剂 压实和壳体塑性膨胀过程,为了减少插值节点数和误 差,借助于 MATLAB 提供的分段线性插值函数,以 1×10<sup>-9</sup> s为时间步长,建立第一阶段模型的 p-t关系。

(2)数值计算与分析。式(4)和式(6)为二阶非线 性微分方程组,可采用数值积分法求得数值解。常用 的数值积分法包括欧拉法和四阶龙格-库塔法等。一 般针对低阶微分方程,为确保数值解的光滑性,采用欧 拉法进行计算。其截断误差为 $O(h^2)$ ,计算公式如下:  $\begin{cases} y_{i+1} = y_i + h \cdot k^* \\ k^* = y'. \end{cases}$  (9)

为进一步计算模型的数值解,首先需确定初值。 根据中心装药的体积和装药密度等参数,根据文献 [17],计算爆压:

 $p' = 1.092(\rho_D \sum N)^2 - 5.74 \tag{10}$ 

式中,p'为炸药爆轰压力,GPa; $\rho_D$ 为炸药装药密度,g·cm<sup>-3</sup>; $\Sigma N$ 为炸药氮当量。

通 过 式 (10) 计 算 得 到 瞬 时 爆 轰 压 力 p' = 27.76 GPa。而 30CrMnSiA 壳体材料破裂的强度为 1.20 GPa,因此,可确定求解理论模型爆炸瞬时的初 值为: $p_0$ =1.20 GPa, $R_0$ =56.50 mm。

根据初始参数和分段线性插值得到的离散压力 值,编写了欧拉法的MATLAB程序,综合考虑计算效 率和精度,时间步长设为1×10<sup>-9</sup> s。图9~图11为烟幕 初始云团在爆炸分散两个阶段的加速度、速度和最大 半径随时间的变化。由图9可知,爆炸分散的第一阶 段发生在0~8.9×10<sup>-6</sup> s,由于破壳压力远小于中心炸



**图 9** 云团膨胀加速度随时间变化曲线 **Fig.9** History of smoke cloud expansive acceleration



图 10 云团膨胀速度随时间变化曲线 Fig10 History of smoke cloud expansive rate



图 11 云团膨胀最大半径随时间变化曲线 Fig.11 History of smoke cloud maximum expansive radius

药爆炸所产生的爆压,因此,压力在极短时间达到最大 值,之后,随着爆轰能量的衰减,压力逐渐衰减到零。 烟幕初始云团加速度迅速减小,当膨胀力小于气动阻 力时,加速度成为负值,后缓慢增加。在8.9×10<sup>-6</sup> s以 后,烟幕初始云团进入爆炸分散的第二阶段,加速度急 剧衰减并趋于0。由图10可知,爆炸分散的第一阶 段,速度先增大后较小,爆炸分散第二阶段,速度急剧 衰减并趋于0。由图11可知,爆炸分散第一阶段结 束,烟幕初始云团的最大半径膨胀到初始半径的3~ 4倍;第二阶段结束后,最大半径膨胀到约3m。

为进一步证明欧拉法的适用性,编写了四阶龙 格-库塔法MATLAB程序,并与欧拉法进行对比分析, 如图12所示。由图12可知,采用较小时间步长时,四 阶龙格-库塔法计算效率低,得到的数值解短时间内难 以收敛,选择较大步长时,误差较大,不同时间步长得 到的数值解相差较大;相比图11而言,采用欧拉法时 间步长为1×10<sup>-9</sup> s,计算精度和效率较为合理,更利于 此类问题的求解。



图 12 基于四阶龙格-库塔法云团膨胀半径随时间变化曲线 Fig. 12 History of smoke cloud expansive radius based on the fourth order Runge-Kutta method

## 4.3 实验结果与讨论

采用 VEO400 高速摄影机,以1000 帧·s<sup>-1</sup>的频率 进行拍摄,截取 0~1 s烟幕初始云团膨胀的图像,如 图 13 所示。以1 s这一时刻的图像为例,当背景容易 区分的情况下,采用图像的二值化,将云团和背景区分 开,通过局部灰度拉伸,获取灰度突变的边缘灰度阀 值,得到烟幕初始云团边缘形态图像。

通过4.1节的图像处理算法得到的烟幕初始云团 边缘曲线较为清晰,如图14所示,利用式(7)分别计算



图13 发烟装置实爆试验图



各时间节点烟幕初始云团最大半径。同时,采用欧拉 法,分别对传统理论计算和基于Autodyn仿真与理论 相结合的方法计算得到对应时刻云团最大半径并进 行了比较与分析,如图15所示。由图15可知,基于 Autodyn与理论计算相结合的改进方法求解得到的 膨胀半径随时间变化曲线比传统理论计算<sup>[9]</sup>结果更 接近实验结果,烟幕初始云团膨胀半径,在爆炸发生 短时间内,急剧增大。之后,逐渐趋于平缓,其变化规 律与试验测试得到的变化规律基本一致。为进一步证 明改进方法的适用性,计算了两种方法的相对误差曲 线,如图16所示。误差随时间增长逐步趋于稳定,且 在 0.2 s以后,均小于10%;基于Autodyn 仿真与理论 相结合的方法计算结果相对误差较小,相比传统理论



图 14 烟幕初始云团边界形态图像 Fig.14 Image of smoke cloud boundary form









图 16 相对误差随时间变化曲线 Fig.16 History of relative error

计算结果,误差降低了3%~8%。

# 5 结论

基于圆柱体发烟装置,采用理论建模、仿真模拟、 数值计算与实验验证相结合的方法,对烟幕初始云团 运动规律进行了分析与研究,得到如下结论:

(1) 基于含碳基干扰剂药柱的锻压实验,建立了 干扰剂的本构关系,为基于 Autodyn 含碳基干扰剂药 柱的仿真建模提供依据。采用 SPH 方法建立含碳基 干扰剂药柱模型和空气模型,模拟爆炸分散过程中空 气阻力对烟幕初始云团的作用,有效解决了采用 SPH 方法建立的干扰剂模型与 Euler 方法建立的空气模型 无法耦合的问题。

(2)采用 Truegrid 与 Autodyn 混合仿真,模拟烟 幕初始云团爆炸分散过程中的爆轰压力,作为已知量 代入爆炸分散模型中,并与理论计算相结合求解烟幕 初始云团的最大半径,此方法可降低基于等熵膨胀理 论假设的单一理论计算方法引起的误差。所提出的计 算方法与传统理论计算方法相比,烟幕初始云团最大 半径随时间变化曲线的计算误差降低了 3%~8%,且 膨胀半径变化规律与试验情况基本一致。

(3)采用欧拉法计算理论模型的数值解,相比四 阶龙格-库塔法,收敛性好、计算效率高,更适合此类问 题的求解。

#### 参考文献:

- [1] Pohl K J, Aumundkopp R. Projectile which produces an effect or a signal. Eurpe:WO2014202478A1[P], 2014-11-24.
- [2] Aumundkopp R, Schluhe B, Chglel D, et al. Explosive projectile. Eurpe:WO2012104015A2[P], 2012-08-09.
- [3] 郭晓铛,乔小晶,李旺昌,等.铁磁体/碳复合材料多频干扰性能
   [J]. 红外与激光工程, 2016,45(3):1-5.
   GUO Xiao-dang, QIAO Xiao-jing, LI Wang-chang, et al. Multi-frequency jamming of ferromagnet/carbon composite[J]. Infrared and Laser Engineering, 2016,45(3):1-5.
- [4] Kellenberger M, Johansen C, Ciccarelli G, et al. Dense particle cloud dispersion by a shock wave [J]. Shock Waves, 2013, 23(5):415-430.
- [5] 姚禄玖,高钧麟,肖凯涛,等.烟幕理论与测试技术[M].北京: 国防工业出版社,2004:97-104.
   YAO Lu-jiu, GAO Jun-lin, XIAO Kai-tao, et al. Theory and

testing technigue of smoke[M]. Beijing: National Defence Industry Press, 2004: 97–104.

- [6] 陈宁,潘功配,陈厚和,等.真空环境中烟幕云团形成阶段的膨胀模型[J].火工品,2006(1):1-5.
  CHEN Ning, PAN Gong-pei, CHEN Hou-he, et al. Expansive model of smoke cloud forming course in vacuum[J]. *Initiators & Pyrotechnics*, 2006(1):1-5.
- [7]朱晨光,潘功配,关华,等.烟幕云团形成初期的流动规律研究

含能材料

[J]. 含能材料, 2007, 15(5): 540-543. ZHU Chen-guang, PAN Gong-pei, GUAN Hua, et al. Initial flow ability of smoke cloud forming[J]. *Chinese Journal of Energetic Materials* (*Hanneng Cailiao*), 2007, 15(5): 540-543.

- [8] 许兴春,高欣宝,李天鹏,等.烟幕初始云团半径变化规律理论 模型及实验研究[J].爆炸与冲击,2016,36(2):183-187.
  XU Xing-chun, GAO Xin-bao, LI Tian-peng, et al. Theoretical model and experiment of radius variation of initial smoke cloud [J]. *Explosion and Shock Waves*, 2016, 36 (2): 183-187.
- [9] 陈嘉琛,张奇,马秋菊,等.固体与液体混合燃料抛撒过程数值 模拟[J]. 兵工学报,2014,35(7):973-976.
  CHEN Jia-chen, ZHANG Qi, MA Qiu-ju, et al. Numerical simulation of dispersal process of solid-liquid mixed fuel[J]. Acta Armament-rii, 2014, 35(7):973-976.
- [10] Concannon B. Truegrid[CP]. XYZ Scientific Applications, 2001.
- [11] Naury B. Autodyn[CP]. Century Dynamics, 1985.
- [12] Cleve M. MATLAB[CP]. Mathworks, 2014.
- [13] 庄小兰,王琦.一阶时滞微分方程欧拉法的动力性[J]. 广东工业 大学学报, 2018, 35(1):47-49.
  ZHUANG Xiao-lan, WANG Qi. Dynamics of Euler method for the first order delay differential equation [J]. *Journal of Guangdong University of Technology*, 2018, 35(1):47-49.
- [14] 沈艳, 张丽玲, 张琦智, 等. 基于三阶和四阶龙格库塔法的 GM

(1,1)模型优化及应用[J]. 数学的实践与认识, 2016, 46(7): 169-173.

SHEN Yan, ZHANG Li-ling, ZHANG Qi-zhi, et al. Optimization and its application for GM(1,1) model based on the third and the fourth order Runge-Kutta method [J]. *Mathematics in Practice and Theory*, 2016, 46(7):169–173.

- [15] 石少卿, 汪敏, 孙波, 等. Autodyn 工程动力分析及应用实例
  [M]. 北京:中国建筑工业出版社, 2012: 38-54.
  SHI Shao-qing, WANG Min, SUN Bo, et al. Autodyn engineering dynamic analysis and application examples[M]. Beijing: China Building Industry Press, 2012: 38-54.
- [16] 夏开文,刘文彦,唐志平.30CrMnSiA钢高温动态力学性能的实验研究[J].爆炸与冲击,1998,18(4):311-316.
  XIA Kai-wen, LIU Wen-yan, TANG Zhi-ping. Experimental study of dynamic properties of 30CrMnSiA steel at high temperature [J]. *Explosion and Shock Waves*, 1998, 18 (4):311-316.
- [17] 刘玉存, 王作山, 吕春玲, 等. 炸药的输出钢凹值与爆压的关系研究[J]. 华北工学院学报, 2001, 22(4): 304-307.
  LIU Yu-cun, WANG Zuo-shan, LÜ Chun-ling, et al. The relation between steel dent data and detonation pressure of explosive sample[J]. *Journal of North China Institute of Technology*, 2001, 22(4): 304-307.

# Numerical Simulation of Maximum Radius of Initial Cloud Cluster of Smoke Screen

#### CHEN Hao<sup>1</sup>, GAO Xin-bao<sup>1</sup>, LI Tian-peng<sup>1</sup>, ZHANG Kai-chuang<sup>1</sup>, YANG Yang<sup>2</sup>

(1. Shijiazhuang Campus of Army University of Engineering, Shijiazhuang 050003, China; 2. Army of Beijing Military Delegation Office at Factory 763, Taiyuan 030000, China)

**Abstract:** Based on the cylindrical smoking device, the Truegrid simulation software was used to establish a cylindrical shell mesh model with a "V" groove. The simulation model of the smoking device was established by Autodyn software, and the variation law of the detonation pressure during the initial cloud explosion and dispersion process of the smoke screen was numerically simulated. With the help of the piecewise linear interpolation function provided by MATLAB, the pressure as a known quantity was introduced into the explosion dispersion theory model, and the model was numerically calculated by the Euler method. Field test experiments were carried out, and experimental data were obtained using camera method and image processing technology. The results show that the time occurring the first stage of explosion dispersion is from 0 to  $8.9 \times 10^{-6}$  s, and the maximum radius of the initial smoke cloud increases by 3 to 4 times that of the original. In the second stage of the explosion dispersion, the maximum radius of the initial smoke cloud increases to about 3 m. Based on the mixed simulation of Truegrid and Autodyn and combined method with the theory of explosion dispersion theory, the calculation error of the maximum radius of the initial smoke cloud is reduced by 3%~8% compared with the traditional theoretical method of solving the explosion dispersion model by numerical integration alone. The maximum radius of the initial smoke cloud is closer to the experimental result than the single theoretical method. The convergence of calculation model of the Euler method is better than that of the fourth-order Runger-Kutta method.

Key words: initial smoke cloud; explosive dispersive model; Truegrid simulation; Autodyn simulation; motion law; Euler methodCLC number: O383; TJ55Document code: ADOI: 10.11943/CJEM2018119