文章编号:1006-9941(2009)03-0357-04

化学微推冲阵列传热过程数值模拟 als.org.cn

刘 建,叶迎华,沈瑞琪,胡 艳

(南京理工大学化工学院, 江苏南京 210094)

摘要:根据燃烧传热原理,建立了阵列单元燃烧传热过程的一维有限差分模型,运用此模型对装填斯蒂酚酸铅 的 7740 玻璃、环氧树脂、微晶玻璃和硅药室单元燃烧 40~80 ms 过程中室壁温度成长和温度分布进行了数值模拟。 结果表明,药室材料的导热系数和单元燃烧时间是影响温度成长和推冲单元分布的主要因素。低导热系数和短燃 烧时间有利于提高相同面积上推冲单元的分布数。其中单元燃烧时间影响更大,导热系数增加100~1000倍时, 热量传导的临界距离增加3.3~6.3倍,而燃烧时间增加一倍时,临界距离增加3~5倍,但都在微米级,硅药室为 150~450 μm,其余三种为 20~160 μm N

关键词:军事化学;化学微推冲;阵列;传热;燃烧时间;数值模拟

中图分类号: TJ45; 069 文献标识码:A DOI: 10.3969/j.issn.1006-9941.2009.03.025

1 引 言

随着近年来航天器的微型化,出现了纳卫星,皮卫 星等微型卫星,航天器的姿态控制和定向精度取决于 它的质量和推进系统,因此当卫星质量很小时就要求 有一种高精度的姿态调整和高度控制的推冲器,而且 要求推冲器本身的质量也很小,因此,微小型化学推冲 器得到了快速发展^[1]。为了满足多脉冲输出的需要, 通常采用阵列的设计方式^[2]设计推冲器。为了提高 推冲阵列的利用效率,节约资源,弥补冲量不足,在设 计中要求阵列在有效的面积上排布尽量多的药室但应 避免因药室太近引起殉爆。因此,阵列中集成的推冲 单元数是化学微推冲器设计的重点。

近年来国内外对微推冲阵列进行了大量研究, Evgenii等^[3]提出了阵列单元之间距离主要受相互热干 扰的限制, Rossi 等^[4]在此基础上考虑了单元结构形变 对温度的影响。本文主要以目前国内外研究中常用的 几种药室材料如硅、7740玻璃、微晶玻璃^[5]等为对象, 从阵列药室单元之间的传热角度建立阵列单元的传热 模型,并依据微尺度的特殊条件对模型进行简化,通过 数值模拟的方式探讨微推冲器阵列的单元分布。

模型的建立 2

化学微推冲器通常由三部分构成,即点火层、药室

层和喷孔层。化学微推冲器单元分布涉及到单元药室 燃烧传热^[6]问题。本研究以任一药室单元为对象,其 物理模型如图1。推冲器单元的作用过程为:点火桥 膜通电,桥膜电阻生热,点燃药剂,经喷孔形成一个微 小的推冲量。在此过程中,因为化学反应使药柱的温 度不断升高,同时热传导使管壁温度不断升高^[7],所 以,分别以药剂和管壁为参考对象建立数学模型。



图 1 单元药室中的热量传递 1一出口燃气热损失, 2-药柱, 3-管壁, 4--药柱与管壁界面,5--管壁热传导,6--点火桥生热 Fig. 1 Sketch map of heat transfer in chamber unit 1-heat loss of outlet gas - fired, 2-grain, 3-tube wall, 4-grain - tube wall interface, 5-heat conduction of tube wall,

6-heat release of firing bridged - film

2.1 药柱传热方程

由图1所示,只以药柱为研究对象,其能量主要由 药剂化学反应放热、点火桥膜生热、出口燃气热损失和

收稿日期:2008-08-26;修回日期:2009-02-12

作者简介:刘建(1983-),男,博士研究生,研究方向为微尺度燃烧理论。 通讯联系人: 叶迎华(1962 -), 女, 博士, 副研究员, 主要从事含能材料 应用技术研究。e-mail: yyinghua@ mail. njust. edu. cn

管壁热传导构成^[3,8-9]:

$$\rho dVC_{p} \frac{\partial T}{\partial t} = \dot{m}q_{r} - \dot{m}_{out}q_{out} - \lambda_{1}S_{1} \frac{\partial T}{\partial r} + I^{2}R \quad (1)$$

由于药量少,燃烧时间非常短,忽略出口燃气热损失 $\dot{m}_{out}q_{out}$;而且因为数值模拟时间步长以纳秒级划分,假设在单个时间步长内燃烧产生的热量来不及向管壁传导,因此在计算单个时间步长时忽略管壁传热损失 $-\lambda_1S_1 \frac{\partial T}{\partial r}$ 。

同时由于电阻桥点火时间相对药柱燃烧时间很小,所以将电阻桥通电发热量换算为初始温度 T₀ 带入能量方程,从而略去点火桥生热 I²R。所以能量方程 简化为:

$$\rho \mathrm{d}VC_{\mathrm{p}} \frac{\partial T}{\partial t} = \dot{m}q_{\mathrm{r}} \tag{2}$$

初始条件:

 $t = 0 \boxplus, T = T_0$

式中, ρ 为药柱密度,kg·m⁻³; dV 为反应体积,m³; m 为质量燃速,kg·s⁻¹; m_{out}为尾流质量速率,kg·s⁻¹; q_r 为单位质量药剂反应热,J; q_{out} 为单位质量燃气能 量,J; C_p 为药剂热容,J·kg⁻¹·K⁻¹; T 为药柱温度, K; λ_1 为药剂导热系数,W·m⁻¹·K⁻¹; S₁ 为药柱边 界传热面积,m²; I 为点火桥通电电流,A; R 为点火桥 电阻, Ω ; t 为燃烧时间,s; T₀ 为药柱的初温(包括点 火桥生热),K。

2.2 管壁传热方程

由于药剂燃烧放出的热量在热传导的作用下引起 管壁的温度升高,因此,可以采用弗朗克-卡米涅茨基 理论^[8]来描述管壁的能量平衡。



图 2 管壁径向温度分布示意图



假设:(1)忽略轴向的传热;(2)考虑药柱与药室壁是理想接触;则,管壁能量方程^[10]为:

$$\frac{\partial^2 T}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \frac{\partial T}{\partial r} = \frac{1}{a} \frac{\partial T}{\partial t}$$
(3)

初始条件:
$$T(r,0) = T_0$$

边界条件: $r = r_0$ 时, $T = r = \infty$ 时, $\frac{\partial T}{\partial r}$

式中, r_0 为药室直径,m; r为距圆心的距离,m; a为管 壁热扩散系数, $m^2 \cdot s^{-1}$; T_{a_1} 为界面处药柱温度,K。

2.3 有限差分模型

采用向前差分格式^[11]对方程(2)、(3)进行差分 变换得到方程(4)和(5)。

对方程(2)进行差分变换:

$$T_{i}^{j+1} = T_{i}^{j} + \frac{q_{i}k}{c_{p}}$$
(4)

对方程(3)进行差分变换,以药室直径为 0.7mm 为 $(\eta, \eta) : r = 3.5 \times 10^{-4} + (i-1)h$

$$T_{i}^{j} = (1 - h/(2((3.5 \times 10^{-4}) + (i - 1)h))) \times K \times T_{i-1}^{j-1} + (1 - 2K) \times T_{i}^{j-1} + (1 + /(2((3.5 \times 10^{-4}) + (i - 1)h))) \times K \times T_{i+1}^{j-1}$$
(5)

式中, $K = \frac{\alpha k}{h^2}$; k 为时间步长,s; h 为距离步长,m_o

3 数值模拟与结果分析

运用上述模型对以环氧树脂、7740 玻璃、微晶玻 璃和硅为药室,装填斯蒂酚酸铅的化学微推冲器单元 的燃烧传热过程进行数值模拟。

斯蒂酚酸铅和管壁材料的物理、热力学参数分别 见表1。运用 MATLAB 编程对上述方程(4)和方程 (5)进行数值计算,计算燃烧时间分别取40,50,60, 70,80 ms,得到不同管壳材料不同时间时沿径向温度 分布曲线。

		st	vphnate	and s	evera	l mat	terial	5	
	Та	ble 1	Thermo	dyna	mics]	paran	neters	s of l	ead
表	1	斯蒂酚	酸铅和丿	几种药	ち室材	料热	力学	参数	[5,12 – 13]

	ho /kg · m ⁻¹	$\begin{array}{c} C_{\rm p} \\ / {\bf J} \cdot {\rm kg}^{-1} \cdot {\rm K}^{-1} \end{array}$	λ /W·m ⁻¹ ·K ⁻¹	$q \neq J \cdot kg^{-1}$	$T_{\rm d}$ /K
lead styphnate	1500	688	0.077	5.254×10^{6}	567
epoxy resin	980	535	$0.15 \sim 0.25$	-	-
$7740^{\#}$ glass	2230	753	1.13	-	-
microcrystal glass 2	2300 ~ 2600	830	1.62	-	-
silicon	2300	700	150	-	-

Note: ρ is density, C_p is heat capacity, λ is heat conductivity, q is heat of reaction, T_d is deflagration point.

由图 3 ~ 图 6 可以看出,不同药室材料呈现出不同的温度变化趋势。在燃烧时间 40 ms 时距界面 0.5 mm管壁处,硅温度为 414 K,而环氧树脂、7740 玻璃、微晶玻璃分别为 300,301,307 K,温度相差近 100 K。这主要是由于各材料热力学性质不同,其中导热系数是温度变化快慢的主要因素,硅的导热系数最大,热量在管壁中传递速度较快,可见在相同燃烧时间时管壁各点温度升高相对较快,而其它几种材料导热系数较小,它们管壁各点温度升高就相对较小。







Fig. 4 Temperature distribution of 7740[#] glass tube







因此,微推冲器阵列相邻药室间距应视材料不同 而不同,材料的导热系数越大,间距越大,阵列单元数 量越少;反之则反。所以选择一些导热系数较低的材 料作为化学微推冲阵列药室,对提高阵列单元分布是 一个比较关键的因素。

由图 3~图 6 可以看出,燃烧时间不同对药室壁 温的分布影响较大。与图 3 数据相对应,图 7 是环氧 树脂药室在不同燃烧时间下的管壁温度随距离分布情 况。参照斯蒂酚酸铅的爆发点 567 K,由图 7 可知,对 应燃烧时间分别为 40,50,60,70,80 ms 时,当相邻药 室单元距离分别为 24,48,72,84,108 μm 时,某一个单 元作用不会引起相邻单元的意外作用,此传导距离定 义为临界安全距离,在设计微推冲器阵列的药室分布 时可参考此临界距离。同理,将其他三种材料的计算 结果列于表 2 中。

由表2可以看出,这些临界距离都在微米量级,非 常小。但从结果可以看出导热系数和燃烧时间对临界 距离的影响,硅的导热系数分别是环氧树脂、7740 玻 璃、微晶玻璃的1000、132和92倍,在相同燃烧时间 时,热量在硅药室中传导的临界距离分别是环氧树脂、 7740玻璃、微晶玻璃的4.1~6.3、3.3~4.1和2.8~ 4.2倍,且倍数随着燃烧时间的增加在不断减小。

而对同一种药室材料来说,燃烧时间不同,临界距 离不同。随着时间的增加,临界距离增大。当然在燃烧 时间非常小时,根据非傅里叶传导理论^[14],各种材料的 热量传递都有一个松弛时间,如果燃烧时间比松弛时间 还短,热量就来不及传至管壁,这时可以忽略药室之间 的相互影响。模拟结果表明:当燃烧时间增加一倍时, 热量在环氧树脂、7740 玻璃、微晶玻璃和硅四种药室中 的临界距离分别增加了4.5、3.6、4.3 和3倍。可见,燃 μm

烧时间对临界距离的影响比导热系数更大。因此,应 综合考虑药室材料导热系数和燃烧时间两种因素来指 导阵列单元分布的设计,药室材料导热系数越低,燃烧 时间越短,相同面积上阵列单元的分布数就越多。





表 2 不同燃烧时间下几种材料的临界距离 Table 2 Critical distance of several materials at

different combustion times

	combustion time/ms					
materials	40	50	60	70	80	
epoxy resin	24	48	72	84	108	
$7740^{\#}$ glass	36	60	96	120	132	
microcrystal glass	36	72	96	132	156	
silicon	150	250	350	400	450	

考虑到模型建立中的一些假设,以及阵列制作工 艺性要求,在阵列单元分布设计时药室间的距离应大 于计算结果。选用环氧树脂、微晶玻璃为药室材料,在 8 mm×8 mm的面积上集成24个药室,最小药室间隔 为0.5 mm,装填斯蒂酚酸铅进行实验,均未发生殉爆。

4 结 论

建立了化学微推冲器阵列单元燃烧传热过程的数学 物理模型,并根据微尺度的特点进行了模型简化,计算结 果证明,所建模型可以指导化学微推冲器阵列设计。

模拟表明,药室材料的导热系数和单元燃烧时间是 影响阵列单元分布的主要因素,其中单元燃烧时间影 响更大,导热系数增加100~1000倍时,临界距离增加 3.3~6.3倍,而燃烧时间增加一倍时,临界距离增加 3~5倍。但临界距离都在微米级,硅为150~450μm, 环氧树脂、7740玻璃和微晶玻璃为20~160μm,所以 选用低导热系数的药室材料和缩短单元燃烧时间是提 高阵列单元分布的主要途径。

参考文献:

- [1] 陈旭鹏,李勇,周兆英. 微小型化学能推进器的研究[J]. 微纳电 子技术, 2003(7): 456-460.
 - CHEN Xu-peng, LI Yong, ZHOU Zhao-ying. Research into microchemical thrusters [J]. *Micronanoelectronic Technology*, 2003 (7): 456-460.
- [2]张高飞,尤政,胡松启,等.基于 MEMS 的固体推进器阵列[J].清 华大学学报(自然科学版),2004,44(11):1489-1492.
- ZHANG Gao-fei, YOU Zheng, HU Song-qi, et al. MEMS-based propulsion arrays with solid propellant [J]. J Tsinghua Univ (Sci & Tech), 2004,44(11): 1489 - 1492.
- [3] Evgenii B, Rudnyi, Tamara Bechtold and Jan G. Solid propellant microthuruster: Theory of operation and modeling strategy[C] // Nanotech 2002-at the edge of revolution AIAA paper 2002-5735, Houston, USA,2002.
- [4] Rossi C, Esteve D. Micropyotechnics, a new technology for marking energetic microsystems: review and prospective [J]. Sensors and Actuators A, 2005, 120:297 - 310.
- [5] Makino E, Shibata T, Yamada Y. Micromaching of fine ceramics by photolithography[J]. Sensors and Actuators A, 1999, 75(3): 278 – 288.
- [6] 贾力, 方肇洪, 钱兴华. 高等传热学[M]. 北京: 高等教育出版 社,2003.
- [7] Tamara Bechtold, Evgenii B, Rudnyi, et al. Automatic order reduction of thermo-electric modle for micro-ignition unit [C] // Simulation of Semiconductor Processes and Devices, 2002.
- [8] 陈义良,张孝春,孙慈,等. 燃烧原理[M]. 北京: 航空工业出版 社,1992.
- [9] Orieux S, Rossi C, Esteve D. Compact model based on a lumped parameter approach for the prediction of solid propellant micro-rocket performance[J]. Sensors and Actuators A, 2002, 101: 383-391.
- [10] 王伯羲,冯增国,杨荣杰.火药燃烧理论[M].北京:北京理工大 学出版社,1997.
- [11] 周霖,刘鸿明,徐更光. 炸药激光起爆过程的准三维有限差分数值 模拟[J]. 火炸药学报, 2004,27(1):16-19.
 ZHOU lin, LIU Hong-ming, XU Geng-guang. Three-dimensional finite difference model of simulating the process of laser ignition of explosive[J]. Chinese Journal of Explosives and Propellants, 2004,27 (1):16-19.
- [12] 张杏芬. 国外火炸药用原材料性能手册[M]. 北京: 兵器工业出版社,1991.
- [13] 何赞. 微推进器结构与制作工艺研究[D]. 南京: 南京理工大学, 2008.
- [14] 刘国栋,罗福,王贵兵.飞秒激光辐射下硅薄膜的非傅里叶能量 输运研究[J].高压物理学报,2007,21(2):183-187.
 LIU Guo-dong, LUO Fu, WAN Gui-bing. Non-fourier energy transport in silicon thin films during femtosecond laser heating[J]. Chinese Journal of High Pressure physics,2007,21(2):183-187.

(下转364页)

Elman Model in Prediction of COD Removal Rate of Booster Explosive Wastewater

LIU Yu-cun¹, YU Guo-qiang¹, WANG Shao-hua², CHANG Shuang-jun¹

(1. College of Chemical Engineering and Environment, North University of China, Taiyuan 030051, China;

2. China North Vehicle Research Institute, Beijing 100072, China)

Abstract: In order to predict the chemical oxygen demand(COD) removal rate of the diazodinitrophenol(DDNP) wastewater treated by supercritical water oxidation(SCWO), the HXDK-01-A intermittence type supercritical water oxidation device was used to dispose the actual industrial production wastewater, and the effects of reaction temperature, reaction pressure, residence time, oxygen excess on COD removal rate were studied. A single hidden layer Elman prediction model was established by using the reaction temperature, reaction pressure, residence time, oxygen excess as input variables, and using the COD removal rate as output. The MSE of the Elman model is 0.0418, the biggest error is -0.3231, and the least error is 0.0296, the MSE of the multiple regression is 0.3149, the biggest error is 0.8830, and the least error is 0.2200. The Elman neural network prediction results are better than that of multiple regression analysis. Results show that the Elman model can be adopted to predict the COD removal rate of the wastewater treated by SCWO.

Key words: environmental science; supercritical water oxidation; diazodinitrophenol(DDNP); Elman neural network; wastewater treatment

(上接360页)

Numerical Simulation of Array Heat Transfer of Chemical Microthruster

LIU Jian, YE Ying-hua, SHEN Rui-qi, HU Yan

(School of Chemical Engineering, Nanjing University of Science and Technology, Nanjing 210094, China)

Abstract: Based on the mechanism of heat transfer, a one-dimensional finite difference model describing combustion process and array heat transfer of chemical microthruster was established. With this model, the temperature growth process and temperature distribution of unit wall of epoxy resin, 7740^* glass, microcrystal glass and silicon units filled with lead styphnate were obtained by numerical simulation. Results show that heat conductivity and combustion time of microthruster unit are the main factors affecting growth of temperature and integration level. Larger heat conductivity and longer combustion time lead to less microthruster unit on a same area. When heat conductivity increases by 100 - 1000 times, critical distance increases by 3.3 - 3.6 times, and when combusion time increases by 1 time, critical distance increases by 3 - 5 times. And critical distance is limited only in micron-size: silicon unit is $150 - 450 \mu$ m, and the other three types are $20 - 160 \mu$ m.

Key words: military chemistry; chemical microthruster; array; heat transfer; combustion time; numerical simulation