文章编号: 1006-9941(2008)03-0315-04

含 CL-20 的 NEPE 推进剂高压热分解特征量与燃速的关联

丁 黎,赵凤起,刘子如,张腊莹,衡淑云

(西安近代化学研究所,陕西西安710065)

摘要:用高压差示扫描量热仪(PDSC)对常压(0.1 MPa)及高压条件(2,4,6,8 MPa)下含 CL-20 的 NEPE 推进剂 的热分解特性进行研究,指出催化剂能够引起推进剂分解峰温和放热量的变化,且这种变化因压力的不同而不同。 将燃速与热分解速率和压力的平方根用一线性方程相关联,得到了含 CL-20 的 NEPE 推进剂以热分解特征量表征 的燃速关系式,并获得了燃速与 PDSC 特征量相关因子(k,),k,可以反映出催化剂对推进剂燃速的调节作用。

关键词:物理化学; CL-20; NEPE 推进剂; 燃速

中图分类号: TJ55; V512; 064

1 引 言

固体推进剂的燃烧和热分解是两个互相关联的过 程,配方中各组分的性能、组分间的相互影响以及整个 配方的热分解规律都必然影响到燃烧过程。已有很多 学者[1-4]从传热、传质、传动和化学反应出发研究热分 解与燃烧的相关性,推导出了燃速与化学反应动力学参 数之间的关系方程,初步建立了分解转燃烧过程的物理 和数学模型,但尚未见到用 PDSC 技术获得的特征量与 燃速相关联的报道。本实验借助高压差示扫描量热仪 (PDSC),研究了常压(0.1 MPa)及高压条件(2,4,6, 8 MPa)下含 CL-20 的 NEPE 推进剂的热分解特性,结合以 往大量的实验数据分析了推进剂燃速与凝聚相热分解速率 及压力的关系,探讨了以热分解特征量表征的燃速关系式。 als.or

2 试验部分

2.1 主要原材料

原料:聚乙二醇(PEG), M_a=6000(进口分装),上 海浦东高南化工厂; 硝化甘油(NG), 西安近代化学研 究所; 六硝基六氮杂异伍兹烷(CL-20, ε 型), 北京理工 大学;黑索今(RDX),H级,兰州白银银光化学材料厂; 固化剂(N-100), [NCO] = 20.1%, 西安近代化学研究 所; 2[#] 中 定 剂 (C₂), 太 原 化 工 厂; PbCO₃ (Ct1), [Pb(NTO), ·H,0](Ct2),西安近代化学研究所; Al 粉, 盖州市金属粉末厂;高氯酸铵(AP),大连北方氯酸钾厂。

2.2 试样制备

洗用的含 CL-20 的 NEPE 推进剂配方见表 1,表中

收稿日期: 2007-08-14; 修回日期: 2008-01-14

文献标识码:A

配比为质量分数。推进剂样品采用配浆浇铸工艺,将预 先配制好的液料和其余各组分在5L立式混合机(德 国)内混合1h左右,真空浇铸,50℃固化7d,退模。方 坯切成 5 mm × 5 mm × 100 mm 的药条测试燃速。

表 1 含 CL-20 的 NEPE 推进剂配方 Table 1 The formulations of NEPE propellant containing CL 20

	containing CL-20							70	
formulation	PEG	NG	CL-20	AP	Al	N-100	C2	Ct1	Ct2
NC3	7	21.5	42	10	18	1	0.5	-	-
NC4	7	21.5	42	10	18	1	0.5	3	-
NC5	7	21.5	42	10	18	1	0.5	-	3

Note: catalyst is additive; Ct1 and Ct2 are PbCO3, Pb(NTO)2 · H2O, respectively.

2.3 试验仪器及试验条件

У (1) 燃速测试

仪器:充氮调压式燃速仪。

试验条件:推进剂燃速采用靶线法在充氮调压式 燃速仪中测定,试样在测试前用聚乙烯醇包覆其侧面。

(2) 常压和高压差示扫描量热试验

仪器:德国 Ntzsch STA 409 型 PDSC 仪。

试验条件:含能材料热分解时大量放热会使样品 爆燃,所以样品量较小,一般为0.2~1 mg。升温速率 β为10 ℃・min⁻¹,试验分别在常压(0.1 MPa)和高压 (2,4,6,8 MPa)的动态气氛下进行。

常压试验:将称好的样品置于 DSC 中,通入净化 N2 气体,使净化气流稳定保持在 40 mL ⋅ min⁻¹。高压动态 气氛试验:将称好的样品置于 PDSC 中的高压池中,将 PDSC 系统密封并与高压氮气源接通,缓慢充气至所需压 强,流速为60 mL·min⁻¹。除了要保持给定的压强外,流 动装置及其调节操作同常压动态气氛试验。

作者简介:丁黎(1970-),男,硕士,从事含能材料热化学特性研究。 e-mail: dingli66@ sina.com

3 结果与讨论

3.1 推进剂的燃速与 PDSC 的特征量的经验关系式

推进剂燃烧时各组分首先发生一系列分解,产生可 燃烧的气态产物,虽然推进剂实际燃烧反应发生在气 相,但由于气相反应较凝聚相反应快得多,从化学反应 动力学角度出发认为,凝聚相反应是推进剂燃烧过程主 要控制步骤,即推进剂凝聚相的分解速率也决定着燃 速。PDSC 试验中,单位时间的放热量 $Q/\Delta t$ 即为热释 放速率,若不同时刻的放热量 Q与分解深度有正比关 系,则 $Q/\Delta t$ 也就表示了分解速率,由于压力 p 对燃速和 热分解有着重要的影响,所以由 PDSC 曲线得到的热分 解特征量与燃速有密切关系。PDSC 是程序升温,即

 $\Delta T = T_{\rm f} - T_{\rm e} = \beta \Delta t$

式中, T_e 为放热起始温度, \mathbb{C} ; T_f 为放热结束温度, \mathbb{C} ; β 为升温速率, \mathbb{C} · min⁻¹; Δt 为放热时间, min。 β 一定时, 温差 ΔT 也反映了分解时间, 所以, $Q/\Delta T$ 也可以用来描述分解速率。

本文在归纳以往燃速与推进剂凝聚相热分解关系的基础上^[1-4],结合以往推进剂的大量 DSC 试验和测得的燃速数据分析认为,对于燃烧过程主要由凝聚相反应所控制的推进剂,燃速与热分解放热速率和压力的平方根间存在如下经验关系式^[5]:

$$u = k_r (p \cdot Q/\Delta T)^{1/2}$$

$$u = k_r [p \cdot Q/(T_f - T_e)]^{1/2}$$
(1)

式中,u 为燃速, mm · s⁻¹; p 为压力, MPa; Q 为分解 热, $kJ \cdot kg^{-1}$; $\Delta T = T_f - T_e, k_r$ 为燃速与 PDSC 特征量 相关因子。因此,通过不同压力下推进剂的 DSC 特征 量可以给出一个由 DSC 特征量表征的燃速表达式。

3.2 含 CL-20 的 NEPE 推进剂燃速表达式

3.2.1 含 CL-20 的 NEPE 推进剂的 PDSC 特征量

通过 PDSC 试验,获得了表 1 所示的三个推进剂 配方在常压和高压下的 PDSC 曲线,如图 1~图 3 所



Fig. 1 The PDSC curves for NC3



示,其PDSC特征量见表2。

由图 1~图 3 可知, 三个配方的热分解主要分为 三步:第一步是增塑剂 NG 的分解或挥发, 第二步主 要是 PEG 先分解, 其未完全分解时 CL-20 已开始分 解, 第三步是 AP 的分解。NC4 常压(0.1 MPa)下的 DSC 曲线与高压下曲线相比差别较大, 多次重复试验 结果均如此, 可能是由于黏结剂对 NG 的包埋及催化 剂 Ct1 在该压力点的作用使然。

在推进剂 NC3 中分别加入催化剂 PbCO₃ 和 Pb(NTO)₂·H₂O得到 NC4 和 NC5。从表 2 可以看出, 对于 NC4,压力为4 MPa 时,NC4 较 NC3 热分解的 Q 增加 162 J·g⁻¹, ΔT 减少 4.7 °C,即放热量增加且放 热时间缩短,两种因素的共同作用使 NC4 在 4 MPa 时 的放热速率提高;当压力分别为6 MPa 和 8 MPa 时, NC4 与 NC3 的 ΔT 及 Q 较为接近,相应的燃速值也十 分相近。对于 NC5,当压力小于或等于 6 MPa,与 NC3 相比,NC5 的 ΔT 下降,同时 Q 增加,于是放热速率提高; NC5 在 2 MPa、4 MPa 和 6 MPa 的燃速较 NC3 分别 提高 18.7%,17.4% 和 18.9%;当压力为 8 MPa 时, NC5 较 NC3 的 Q 增加 208 J·g⁻¹且 ΔT 相近,放热量 的增加会使放热速率有所提高,燃速值也略有提高。

以上分析表明,在一定压力下,催化剂的存在影响着 Q及ΔT。由图1~3中PDSC曲线上NG和AP分解峰温 可知,在一定压力下,催化剂的加入使增塑剂NG和AP 的分解峰温都有所提高,即催化剂抑制了NG与AP的 分解,PbCO₃对NG分解的抑制作用较Pb(NTO)₂·H₂O 更为明显,但是当温度升高,抑制作用消失,即分解开始 时,NC4和NC5的分解速率大幅提高,热分解的放热历 程缩短。对比三个配方在各压力点的分解热Q可以看 出,催化剂使分解热提高,其中Pb(NTO)₂·H₂O 较 PbCO₃的作用显著。催化剂可以改变推进剂放热历程 和放热量,且这种能量释放过程的变化因压力的不同而 不同,从而形成了不同于空白配方的燃速特性。



表 2 含 CL-20 的三个 NEPE 推进剂配方的 PDSC 特征量及燃速

Table 2The characteristic values of PDSC and burning
rates of NEPE propellant containing CL-20

							. DJn _r
sample	p ∕MPa	<i>T</i> _e ∕℃	$T_{\rm f}$ /°C	$\bigtriangleup T$ /°C	$Q / \mathbf{J} \cdot \mathbf{g}^{-1}$	u / mm · s ⁻¹	征量表
	2	166.8	294.2	127.6	2810	5.54	
	4	167.4	292.2	124.7	2883	8.87	at .
NC3	6	166.9	287.4	120.5	3161	13.11	r d b
	8	166.9	285.7	118.8	3895	17.00	0,0,0
	2	181.8	307.8	126.0	2835	6.90	1.
NGA	4	176.3	296.3	120.0	3045	11.66	
NC4	6	174.5	295.9	121.4	3502	13.7	
	8	175.4	297.5	118.5	3904	17.05	
	2	174.4	296.9	122.5	2596	6.58	从
105	4	173.9	294.7	120.8	3361	10.42	NC5,其
NC5	6	173.4	292.8	119.4	3718	15.59	催化如
	8	172.3	291.5	119.2	4103	18.07	催化剂
							「

Note: p is pressure; T_e and T_f are onset and end temperature of heat release on DSC curves; $\Delta T = T_f - T_e$; u is burning rate.

3.2.2 由 DSC 特征量表征的燃速

由于推进剂的燃烧过程主要由凝聚相反应所控制,其凝聚相的热分解速率也决定着燃速,通过不同压力下推进剂的 DSC 特征量或许可以给出一个由 DSC 特征量表征的燃速表达式。基于这种思想,将表 2 中空白配方 NC3 与含催化剂的推进剂 NC4、NC5 的特征量 $(p \cdot Q/\Delta T)^{1/2}$ 及实测燃速数据按方程(1)作 $u \sim (p \cdot Q/\Delta T)^{1/2}$ 的线性回归,如图 4 所示(由于没有0.1 MPa的燃速数据,常压热分解特征量与燃速的关系未拟合)。



Fig. 4 The relationship between the characteristic values of PDSC and burning rates for NC3, NC4 and NC5

图 4 可见,空白配方 NC3 与含催化剂的配方 NC4、NC5 的燃速和特征量 $(p \cdot Q/\Delta T)^{1/2}$ 相关性很 好,依斜率获得了各配方的燃速与 PDSC 特征量相关 因子 k_r ,进而给出含 CL-20 的 NEPE 推进剂由 PDSC 特征量表征的燃速表达式:

NC3
$$u = 0.9921 [PQ/(T_f - T_e)]^{1/2}$$

 $r = 0.9983$, $k_r = 0.9921$
NC4 $u = 1.0550 [PQ/(T_f - T_e)]^{1/2}$
 $r = 0.9960$, $k_r = 1.0550$
NC5 $u = 1.2140 [PQ/(T_f - T_e)]^{1/2}$
 $r = 0.9868$, $k_r = 1.2140$

从上式可以看出,加入催化剂的推进剂 NC4 和 NC5,其燃速与 PDSC 特征量相关因子 k,均高于不含 催化剂的配方 NC3,表明 k,可以反映出催化剂对推进 剂燃速的调节作用。

4 结 论

分析了含 CL-20 的 NEPE 推进剂燃速与凝聚相热 分解速率及压力关系,指出催化剂能够引起推进剂分 解放热历程和放热量的变化,且这种变化因压力的不 同而不同;此外,给出了由 PDSC 特征量表征的燃速 表达式,燃速与 PDSC 特征量相关因子 k_r 可以反映出 催化剂对推进剂燃速的调节作用。含催化剂配方的 k_r 高于空白配方。

参考文献:

- Brill T B, Arisawa H, Brush P J, et al. Surface chemistry of burning explosives and propellents [J]. Journal of Physical and Chemistry, 1995,99: 1384 - 1392.
- [2] Waesche R H W, Wenograd J. Calculation of solid-propellent burning rates from condensed-phase decomposition kinetics [J]. Combustion, Explosive and Shock Wave, 2000, 36(1): 125-138.
- [3] Sinditskii V P, Forgelzang A E, Egorshev V Yu, et al. Effect of molecular structure on combustion of polynitrogen energetic materials [C] // Vigor Yang, Brill T B, W-Z Ren, Edrs. Solid propellent Chemistry, Combustion and Mo tor Interior Ballistics. Progress in Astronautics and Aeronautics, 2000, 185: 99 - 128.
- Pliukhin B I. On the stationary theory for heat balance of powder and explosive condensed phase [C] // 8th Symposium on Combustion, Williams and Wikins, Baltimore 1961. 734 - 785.
- [5] 刘子如,刘艳,赵凤起,等. RDX-CMDB 推进剂的催化热分解及其 与燃速的相关性[J]. 含能材料,2007,15(4): 301-304. LIU Zi-ru,LIU Yan,ZHAO Feng-qi, et al. Catalytic decomposition of RDX-CMDB and its correlation with burning rate[J]. Chinese Journal of Energetic Materials(Hanneng Cailiao),2007,15(4): 301-304.

Relationship between the Characteristic Value of PDSC and Burning Rate of NEPE Propellant Containing CL-20

DING Li, ZHAO Feng-qi, LIU Zi-ru, ZHANG La-ying, HENG Shu-yun

(Xi'an Modern Chemistry Research Institute, Xi'an 710065, China)

Abstract: Thermal decomposition of NEPE propellant containing hexanitrohexaazaisowurtzitane (CL-20) at ambient pressure (0.1 MPa) and high pressure (2, 4, 6, 8 MPa) was researched with pressure differential scanning calormetry (PDSC). The results show that the temperature and heat of thermal decomposition are changed according to adding catalysts. The variation change with pressure. The PDSC characteristic values, which are the square roots of heat release rate and pressure on PDSC tests, can be correlate to burning rate of NEPE propellant containing CL-20 using a linear equation. k_r , correlation factor of burning rate with PDSC characteristic value was given. k_r can be used to analyze the influence of burning catalysts on burning rate of CL-20-NEPE propellant.

Key words: physical chemistry; hexanitrohexaazaisowurtzitane(CL-20); NEPE propellant; burning rate

(上接297页)

Effect of NATO Angle and Plate Velocity on Disturbance Frequency of Reactive Armor against Shaped Charge Jet

LI Ru-jiang, SHEN Zhao-wu

(Department of Modern Mechanics, University of Science and Technology of China, Hefei 230027, China)

Abstract: The frequency calculation on the intermittent disturbance is of importance for the penetration calculation of the escaping jet and the design of anti-shaped charge jet. A physical model was presented based on the analysis of interaction process. The effects of north atlantic treaty organization (NATO) angle and the plate velocity on the disturbance frequency were discussed and compared with experimental results. Results show that the disturbance frequency increases drastically when the NATO angle changes from 40° to 60° , and increases with the plate velocity.

Key words: explosion mechanics; disturbance frequency; physical model; reactive armor; shaped charge jet