文章编号:1006-9941(2010)04-0377-06

应变率和加载方式对 HTPB 推进剂力学性能及耗散特性的影响

王玉峰,李高春,刘著卿,丁 彪 (海军航空工程学院飞行器工程系,山东烟台264001)

摘 要:为揭示机械载荷作用下 HTPB 推进剂的力学性能变化规律和破坏机理,利用单向拉伸法研究了应变率和加载方式对HTPB 推进剂力学性能的影响,并基于耗散能方法分析了其在机械载荷作用下的耗散特性。结果表明,推进剂力学性能有明显的应变率 相关性,抗拉强度、伸长率等与应变率的对数成线性增加关系;不同的应变控制也影响推进剂的力学性能;应变率和应变控制对推 进剂试件的耗散能有较大的影响,耗散能与应变率的对数也成线性关系。

关键词:固体力学;HTPB 推进剂;力学性能;应力-应变;耗散能 中图分类号: TJ55; V512; O344

文献标识码:A

DOI: 10.3969/j.issn.1006-9941.2010.04.005

1 引 言

当前,研究人员在分析复合固体推进剂的寿命及 破坏特性时大量运用等速单向拉伸试验。复合固体推 进剂是含有大量颗粒状填料的高分子聚合物,具有粘 弹性,其力学性能受到温度、加载方式和应变率的影 响^[1]。在这些过程中,推进剂的响应首先表现为材料 的力学响应。固体推进剂在贮存和使用过程中,除了 要发生小应变率行为外,如温度、湿度及其热应力、湿 热应力的影响,还将受到外界机械载荷的作用,如振 动、冲击、点火压力载荷和过载等,这些都属于大应变 率行为。为满足战术技术要求,固体推进剂要在一定 的应变率范围内具有较大的抗拉强度和伸长率。在较 宽应变率下的推进剂力学行为特别是在小应变率的力 学行为,一直是研究的热点问题。文献[2-3]分别对 NEPE 推进剂和聚丁二烯丙烯腈(PBAN)推进剂进行了 不同拉伸速率下的力学性能分析。一般来说,应变率越 大,推进剂的抗拉强度和伸长率越高。HTPB 推进剂已 广泛应用于固体火箭发动机,如何很好地表征应变率对 HTPB 推进剂力学性能的影响,也是一个重要的课题。

在机械载荷的作用下,推进剂不断耗散能量,并造 成推进剂的损伤,研究表明,推进剂能量耗散与材料的 破坏关系紧密^[4]。近年来,国内外在沥青、岩石等粘 弹性材料基于耗散能的损伤和疲劳损伤研究方面开展

收稿日期: 2009-10-21;修回日期: 2009-12-14

作者简介: 王玉峰(1978-),男,讲师,硕士,主要从事固体推进剂力学 性能方面的研究。e-mail: wyf96102@126.com

了大量的工作,得到了有益的结论^[5-9],这对开展固体 推进剂的能量研究提供了很好的思路和方法。

在上述工作基础上,本试验主要探讨 HTPB 推进 剂在不同应变率下的单向拉伸力学性能和不同加载方 式下的力学性能变化规律,建立力学性能和应变率的 关系,预测推进剂在极端应变率下的力学性能,并对其 耗散能进行计算和分析。

2 试验材料及方法

2.1 材料

按照标准^[10]的要求,把同一批次的端羟基聚丁二 烯(HTPB)复合固体推进剂(某固体火箭发动机装药) 制作成哑铃型试件,如图1所示。



图1 推进剂试件尺寸

Fig. 1 Dimension of specimen (units: mm)

2.2 试验方案

单向拉伸和循环加载试验在 CMT6203 型电子万 能(拉力)试验机上完成,试验条件为:室温为 (20 ±2) ℃、相对湿度为65%,每组试验需5个试件。 考察单向拉伸速率分别为 0.5,5,25,100, 250 mm · min⁻¹,对应的应变率为 1.57,15.7,78.5, 314,1570(10⁻⁴ s⁻¹)下的推进剂力学性能(试验一: 试件分别为 I-1、I-2、I-3、I-4、I-5);

(2) 应变控制

在拉伸速率为100 mm・min⁻¹下:

 ④将试件拉伸到应变分别为10%、20%、40%时 停止,然后再以2mm・min⁻¹返回(试验二:试件分 别为Ⅱ-1、Ⅱ-2、Ⅱ-3);

②将试件拉伸到应变分别为 10%、20%、40%时 停止,然后再以 2 mm・min⁻¹返回,至应力为零时,再 接着以拉伸速率为 100 mm・min⁻¹至试件拉断破坏 (试验三:试件分别为Ⅲ-1、Ⅲ-2、Ⅲ-3);

③ 将试件拉伸到应变为 20% 时停止,按 2 mm・min⁻¹返车,至应力为零时,按100 mm・min⁻¹ 拉伸,至应变到 30% 时再停车,按 2 mm・min⁻¹返回, 直至应力接近零时,停车(试验四:试件为Ⅳ-1)。

3 试验结果分析

3.1 应变率对推进剂力学性能的影响

研究了不同应变率对 HTPB 推进剂力学性能的影响,结果如图 2 和表 1 所示。



图 2 不同应变率下的应力-应变曲线

Fig. 2 Curves of stress-strain under different strain rates

表1 不同应变率下的单向拉伸试验数据

Table 1 Test data of uniaxial tension under different strain rate

V	E	σ_m	$arepsilon_m$	σ_{b}	ε_{b}
/mm ∙ min ⁻¹	/10 ⁻⁴ s ⁻¹	/MPa	/%	/MPa	/%
0.5	1.57	0.59	23.4	0.54	28.2
5	15.7	0.81	32.8	0.75	38.2
25	78.5	0.95	40.2	0.88	45.1
100	314	1.08	43.6	0.99	50.1
500	1570	1.31	52.5	1.24	58.9

Note: v is tensile rate; ε is strain rate; σ_m is tensile strength; ε_m is elongation.

图 2 为试验一中不同应变率下试件的应力-应变 曲线。从图中可以看出,不同应变率下的应力应变关 系有明显的分界,并且应变率越大这种分界越明显,在 拉伸开始阶段,拉伸应变达到 10%之前,其应力应变 关系线性关系较好,之后逐渐呈现非线性关系,然后又 转入线性区,并且应变率越高,这个线性区越长。并且 在开始拉伸阶段 HTPB 推进剂试件的模量 *E* 随着应变 率的增加而增加。

表 1 为不同应变率下的 HTPB 推进剂力学性能。 从表 1 中可以看出,推进剂具有明显的应变率效应,随 着拉伸速率 v 的增加,应变率 ε 增大,推进剂的抗拉强 度 σ_m 、最大力下伸长率 ε_m 、断裂强度 σ_b 、断裂伸长率 ε_b 也增大,且 σ_m 、 σ_b 、 ε_m 、 ε_b 与 ε 的对数(lg ε)近似成线 性关系,回归方程如表 2 所示,拟合直线如图 3 所示。

表 2 回归参数 Table 2 Parameters of regression

regression function	correlative coefficient
$\sigma_m = 1.462 + 0.233 \mathrm{lg}\varepsilon$	0.9950
$\sigma_b = 1.373 + 0.224 \lg \varepsilon$	0.9905
$\varepsilon_m = 59.36 + 9.463 \lg \varepsilon$	0.9964
$\varepsilon_b = 66.22 + 10.036 \lg \dot{\varepsilon}$	0.9985



图 3 力学性能随应变率变化

Fig. 3 Mechanical properties vs strain rate

从表 2 和图 3 中可以看出,抗拉强度和断裂强度的 变化趋势一致,随着应变率的增加而增加,前者变化较 快;最大力下伸长率(ε_m)与断裂伸长率(ε_b)的变化趋势 也较一致,随着应变率的增大而增大,后者的变化较快。

在 HTPB 推进剂的使用过程中,最关心的还是推进 剂的抗拉强度(*σ_m*)和伸长率(*ε_m*),特别是在极端应变 率下的抗拉强度和伸长率。由于在极端低应变率下的 推进剂单向拉伸测试需要时间较长,而在极端高应变率 下现有设备又不易完成,而本文建立的模型就可预测这 两种情况下推进剂的抗拉强度和伸长率,如表 3 所示。

为了比较不同应变率下力学性能的差别,给出了 0%~20%应变下应力与对数应变率的关系,同时对 各点进行线性拟合,如图4所示。

表 3 极端应变率下推进剂的 σ_m 和 ε_m

Table 3 σ_m and	$\boldsymbol{\varepsilon}_{m}$	under	extreme	strain	rates
-------------------------------	--------------------------------	-------	---------	--------	-------

<i>€</i> /10	-4 s ⁻¹	σ_m/MPa	$\varepsilon_m/\%$
low	1.57 ×10 ⁻²	0.11	4.44
low	1.57×10^{-1}	0.34	13.90
high	1.57×10^4	1.51	61.21
mgn	1.57×10^{5}	1.74	70.68



图 4 不同应变下应力与对数应变率的关系 Fig. 4 Stress vs log strain rate under different strains

由图 4 可见,不同应变下应力与对数应变率的关系近似线性,并且应变越大,直线斜率越大,相同的应变率下,其应力也越大。

从上面的试验结果可以看出,HTPB 推进剂在不同应变率下的应力应变行为及抗拉强度、伸长率等都 有显著的差别,并且推进剂的破坏机理可能不同,这是 因为 HTPB 复合固体推进剂主要由高分子聚合物基体 和掺入其中的大量固体氧化剂颗粒及金属燃料颗粒组 成,是一种聚合物粘弹性材料。由于固体颗粒在基体 中是一种机械混合,在外界载荷作用下,推进剂内部将 发生不可逆损伤,包括基体分子链的断裂以及颗粒与

基体界面的"脱湿"^[11]。在其拉伸过程中,由于应力 集中而在粘合剂中产生微裂纹后,需要充分的时间才 能完成微裂纹的扩展,直至发展成宏观裂纹。所以在 高应变率的情况下,即使推进剂中的应力很高,但是由 于裂纹还未来得及发展,推进剂仍可能承受大的载荷 而不被破坏,抗拉强度就大,这时推进剂力学性能主要 受固体颗粒与基体界面间的"脱湿"速率和分子链断 裂速率的共同影响,而此时"脱湿"速率和分子链断裂 速率基本相当,只是前者稍高于后者,所以导致"脱 湿"现象不明显。但是在低应变率下,裂纹扩展了,推 进中的裂纹增多,导致推进剂不能承受大的载荷而被 破坏,推进剂的抗拉强度小,并可观察到明显的"脱 湿"现象,表明这时推进剂的力学性能主要受"脱湿" 速率的影响,可以说,在推进剂处于低应变率的 情况下,推进剂内部固体颗粒与基体界面间的"脱 湿"速率要远高于基体分子链的断裂速率。从断裂力 学的角度^[12],可以说 HTPB 推进剂裂纹扩展对低应 变率作用更敏感,有缺陷的 HTPB 推进剂在低应变 率下更容易破坏,所以低应变率下的抗拉强度和伸长 率都很小。

3.2 应变控制对推进剂力学性能的影响

根据试验方案,对 HTPB 推进剂试件进行了应变 控制加载试验,结果如图 5~图 7 所示。

图 5 为试验二中推进剂试件的应力-应变曲线。 从图 5 中可以看出,随着推进剂拉伸应变的增加,应力 相应增加,当应变达到 11%时,应力为 0.32 MPa;当 应变增加到 21%时,应力为 0.81 MPa;应变达到 40%时,应力则为 0.94 MPa。低应变时,应力应变关 系线性较为明显,随着拉伸应变的增加,其应力则呈现 非线性增长趋势。

图 6 为试验三中推进剂试件的应力-应变曲线。 从图 6 中可以看出,随着应变控制的变化,应力也在变 化,力学性能也将发生变化,与 100 mm · min⁻¹拉伸 速率直接单向拉伸试验结果(表 1)相比,抗拉强度稍 微降低,并且三组试件的值保持一致;伸长率有所增 加,分别为:应变达到 10%,应力为 0.38 MPa,抗拉 强度为 0.99 MPa,伸长率为 59.3%;应变达到 20%, 应力为 0.75 MPa,抗拉强度为 0.98 MPa,伸长率为 50.3%;应变达到 40%,应力为 0.91 MPa,抗拉强度 为 1.01 MPa,伸长率为 61.7%。

图 7 为试验四中推进剂试件的应力-应变曲线,可以看出当应变达到 20% 时,应力为 0.72 MPa;应变达到 30%,应力为 0.75 MPa。

含能材料



图6 试验三中的应力-应变曲线

380

Fig. 6 Curves of stress-strain under test 3



图 7 试验四中的应力-应变曲线(试件Ⅳ-1) Fig. 7 Curve of stress-strain under test 3(Ⅳ-1 specimen)

从图 5~图 7 中可以看出,不同的应变控制对推进剂力学性能有较大的影响。但是由于循环加载次数较少,虽然应变控制不同,对推进剂伸长率、抗拉强度特别是抗拉强度的影响不大。

4 耗散能分析

4.1 耗散能理论模型

固体推进剂在机械载荷作用下的损伤过程从本质 上讲是一种能量非均匀耗散的不可逆过程,为使材料 破坏必须提供一定的能量来克服内部固体颗粒和基体 之间的结合能^[11]。由于复合固体推进剂是一种粘弹 性材料,在疲劳过程中,应变会滞后于应力,形成滞回 环。这种滞后作用会消耗一定的机械功,转变成热能 耗散于周围环境,同时材料在疲劳过程中不断有新的 损伤出现,形成新的脱粘面,消耗部分能量。

对粘弹性材料而言,单位体积每次加载循环的耗 散能为应力-应变曲线所包围的面积^[9],即:

$$w_{i} = \int \sigma(t) d\varepsilon(t) = \int \sigma(t) \frac{d\varepsilon(t)}{dt} dt$$
(1)

一个循环过程中的耗散能就是滞回环的面积,这 很容易计算,但是对单向拉伸试件来说,所有的试件在 断裂前均处于受拉状态,即试件在断裂前没有发生卸 载过程,并不是完整的循环,没有形成滞回环。但是若 不考虑这半个循环过程的能耗,肯定会产生误差,所以 应考虑这半个循环过程的能耗。

对推进剂材料来说,单向拉伸时的耗散能密度为:

$$\Phi(\varepsilon) = U_{\text{total}} - U_{\text{recoverable}} = \int \sigma(\varepsilon) d\varepsilon - \frac{1}{2} \sigma(\varepsilon) \varepsilon \quad (2)$$

其关系如图 8 所示。通过对单向拉伸试验的应 力应变曲线进行积分,可求得耗散能密度的数值。

式(1)和式(2)求出的是耗散能密度,可以看出耗 散能密度是应变的函数。

4.2 耗散能计算结果与分析

(1)不同应变率下单向拉伸试件的耗散能

根据耗散能密度的计算公式(2),可计算出不同 应变率下的耗散能密度,结果见表4。

对表 4 中不同应变率下的推进剂试件耗散能密度 进行数据拟合,如图 9 所示,可以发现单向拉伸试件的 耗散能密度与应变率的对数呈线性关系,如下式所示: $\Phi = 237.08 + 58.58 \lg \varepsilon$

可以看出应变率越大,推进剂耗散掉的能量越大, 这就要求推进剂在贮存和使用过程中要避免大的冲击 和振动。

(2)应变控制下的耗散能

根据耗散能的理论计算模型,可以求出在各应变 控制下的耗散能密度大小,结果如表5所示。

从表5中可以看出,试验二条件下,随着控制应变的增加,耗散能密度成线性增加,推进剂试件耗散掉的能量越多,越容易破坏;试验三条件下,随着控制应变的增加,耗散能密度减小;试验四条件下的耗散能密度为139.7 kJ·m⁻³。可以看出,不同的应变控制方式对推进剂试件的能量耗散特性有较大的影响。





b. dissipated energy and recoverable energy

- 图8 耗散能示意图
- Fig. 8 Sketch map of dissipated energy

表 4	试验一中不同应变率下的能量密度

Table 4 The energy density under different strain	ı rate
---	--------

έ	V X C	energy density/kJ • m ⁻	- 3
$/10^{-4} \text{ s}^{-1}$	total strain energy	recoverable energy	dissipated energy
1.57	94.2	70.8	23.4
15.7	200.5	134.5	66.0
78.5	301.3	193.7	107.6
314	376.0	235.4	140.6
1570	545.9	343.7	202.2



表5 不同应变控制下的耗散能密度

 Table 5
 The dissipated energy density under different control of strain

test sche	eme	dissipated energy density/kJ \cdot m $^{-3}$
	∏ -1	14.5
test 2	∐ -2	88.8
	∏ -3	209.5
	∭ -1	163.3
test 3	Ⅲ -2	124.7
	Ш-3	121.0
test 4	IV -1	139.7

5 结 论

(1) HTPB 复合固体推进剂材料具有明显的应变 率效应,不同应变率下,推进剂力学性能差别较大,但 在应变达到10%之前,应力应变线性关系明显;推进 剂抗拉强度 σ_m 、断裂应力 σ_b 、最大力下伸长率 ε_m 、断 裂伸长率 ε_b 随着应变率的增大而增大, σ_m 、 σ_b 、 ε_m 、 ε_b 与 lg ε 近似成线性关系,利用建立的数学模型可以预 测推进剂在极端应变率下的 σ_m 和 ε_m 。

(2)加载方式对 HTPB 固体推进剂的力学性能有 较大的影响,相同应变条件下应力与应变率对数的关 系近似线性,在试件的循环加载拉伸破坏过程中,由于 循环次数较少,控制应变不同,对推进剂试件的抗拉强 度的影响并不大。

(3)推进剂在受载条件下,外界载荷输入的能量 一部分以弹性应变能的形式储存于推进剂中,卸载时 可恢复,其余部分以热的形式及支持推进剂破坏的形 式耗散。随着应变率的增大,单向拉伸试件的耗散能 增加,耗散能密度与应变率的对数呈线性关系,应变率 越大,推进剂耗散掉的能量越多。

参考文献:

- [1] 侯林法. 复合固体推进剂[M]. 北京: 宇航出版社, 1994: 278 -280
- [2] 郭翔,张小平,张炜. 拉伸速率对 NEPE 推进剂力学性能的影响 []]. 固体火箭技术,2007,30(4);321-323,327. GUO Xiang, ZHANG Xiao-ping, ZHANG Wei. Effect of tensile rate on mechanical properties of NEPE propellant []. Journal of Solid Rocket Technology, 2007, 30(4): 321-323, 327.
- [3] Sebnem Ozupek. Constitutive equations for solid propellants [D]. The University of Texas at Austin, 1995.
- [4] Alberth L, Arnold A. Energy balances and uniaxial damage of highly filled elastomers [J]. Journal of Applied Polymer Science, 1975,19:2821 - 2830.
- [5] Khalid A G. Fatigue damage analysis in asphalt concrete mixtures based upon dissipated energy concepts [D]. University of Illinois at Urbana-Champaign, 2001.
- [6] Mast P W, Nash G E, Michopoulos J G, et al. Characterization of strain-induced damage in composites based on the dissipated energy density part I: Basic scheme and formulation [J]. Theoretical and Applied Fracture Mechanics, 1995, 22: 71 - 96.
- [7] Mast P W, Nash G E, Michopoulos J G, et al. Characterization of strain-induced damage in composites based on the dissipated

energy density part II: Composite specimens and naval structures [J]. Theoretical and Applied Fracture Mechanics, 1995, 22: 97 -114.

- [8] Mast P W, Nash G E, Michopoulos J G, et al. Characterization of strain-induced damage in composites based on the dissipated energy density part III: General material constitutive relation[J]. Theoretical and Applied Fracture Mechanics, 1995, 22: 115 -125
- [9] Matthew M Z. Characterization of wood-plastic composites by dissipated energy [D]. Master dissertation: Washington State University, 2003.
- [10] QJ924-85. 复合固体推进剂单向拉伸试验方法[S]. 航天工业部 标准,1992.
- [11] 李高春. 固体推进剂的细观损伤及宏观力学性能研究[D]. 烟 台:海军航空工程学院,2007.
- [12] 王亚平,王北海.环境湿度及拉伸速度对丁羟推进剂伸长率的影 响[J]. 含能材料,1998,6(2):59-64. WANG Ya-ping, WANG Bei-hai. Effect of environmental humidity on elongation of HTPB propellant at different stretching rate[J]. Chinese Journal of Energetic Materials(Hanneng Cailiao), 1998, 6

Effect of Strain Rate and Loading on Mechanical Properties and Dissipated Energy for HTPB Propellant

 $(2) \cdot 59 - 64.$

WANG Yu-feng, LI Gao-chun, LIU Zhu-ging, DING Biao

(Department of Airborne Vehicle Engineering, Naval Aeronautical and Astronautical University, Yantai 264001, China)

Abstract: In order to understand the change of mechanical properties and damage mechanism of HTPB propellant, the influence of strain rate and loading on tensile properties of HTPB propellant was studied by means of uniaxial tension. The dissipated characteristics under mechanical loading was analyzed based on dissipated energy model. Results show that the mechanical properties and the dissipated energy of HTPB propellant were distinctly influenced by strain rate and by different control of strain. Tensile strength, elongation and dissipated energy increased linearly with the logarithm of strain rate. The results can be used as reference to research on properties of HTPB propellant in storage and use.

Key words, solid mechanics, HTPB propellant, mechanical property, stress_z strain, dissipated energy

CLC number: TJ55; V512; O344

DOI: 10.3969/j.issn.1006-9941.2010.04.005