HIT-J01 腻子的制备及性能

钟正祥 刘丽 彭磊 金兆国 刘斌

(1 哈尔滨工业大学化工学院,哈尔滨 150006)(2 航天特种材料及工艺技术研究所,北京 100074)

文 摘 采用有机硅树脂掺杂无机粒子制备了一种耐高温腻子(HIT-J01),研究了其粘接性能、膨胀特性和抗热震性能。通过 SEM 及 XRD 分析了腻子的微观结构和相变化。结果表明:制备的腻子具有良好的粘接和抗热震性能,粘接 C/SiC 的单搭接剪切强度为5.5 MPa,1 200℃在线单搭接剪切强度1.8 MPa。腻子同基材 C/SiC 具有良好的热膨胀匹配性能。HIT-J01 腻子在高温条件下生成的 Al₂O₃·(B₂O₃)_n 融体。在风洞考核环境下,腻子封堵面平均温度高达1 200℃,最高温度达到1 400℃,风洞实验后,腻子表观平整、无裂纹。

关键词 耐高温,热膨胀,风洞考核,剪切强度

中图分类号:TQ433 DOI:10.3969/j.issn.1007-2330.2015.04.009

Preparation and Properties of HIT-J01 Putty

ZHONG Zhengxiang¹ LIU Li¹ PENG Lei² JIN Zhaoguo² LIU Bin²

(1 College of Chemical Engineering and Technology Harbin Institute of Technology, Harbin 150006)

(2 Research Institute of Aerospace Special Materials and Processing Technology, Beijing 100074)

Abstract A heat-resistant putty for sealing ceramics was prepared by dopping organic silicone with inorganic particles. The adhesion properties, coefficient of thermal expansion and thermal shock resistance were studied. SEM and XRD were used to analysis microstructure and phases. The results show that heat-resistant putty has excellent adhesion and thermal shock resistance. While bonding C/SiC, the single lap shear strength is 5.5 MPa, and 1.8 MPa at 1 200°C. The putty can also bond and seal multiple materials such as the aerogel, C/C materials. The putty has characteristic of low expansion, and with good thermal expansion match with C/SiC. At high temperatures, the putty generated $Al_2O_3 \cdot (B_2O_3)_n$. It can absorb thermal shock, and can enhance interface strength. At the wind tunnel environment, average surface temperature is 1 200°C and maximum temperature is 1 400°C. The apparece of specimens is complete with no cracking after the wind tunnel test.

Key words Heat-resistant, Thermal expansion, Wind tunnel test, Shear strength

0 引言

随着高超声速飞行器的发展,例如美国的X-37、 X-43、X-51和HTV等系列型号的相继出现,各国均 把高速飞行器作为航天领域发展的重点。在高超声 速飞行条件下,飞行器服役环境非常恶劣,热防护材 料与结构是高超声速飞行器成败的关键。由于热防 护结构和材料的特殊性,使高超声速飞行器热防护结 构的连接与密封成为急需解决的难题^[1-4]。

本文针对高超声速飞行器热防护结构,尤其是低 膨胀陶瓷材料的耐高温密封需求趋势,研究了一种耐 高温腻子,对耐高温腻子开展了粘接性能、抗热震性能和抗冲刷性能研究^[4-8]。

- 1 实验
- 1.1 原料

硅树脂,自制;氧化铝(分析纯),哈尔滨市新达 化工厂;氧化锆,碳化硅,碳化硼,均为分析纯,上海水 田;硅烷偶联剂,晨光化工研究院;乙醇(分析纯),天 津科密欧。

1.2 HIT-J01 腻子的制备

在三口烧瓶中,60℃快速搅拌下,将硅树脂、硅烷

— 40 —

宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2015 年 第4期

收稿日期:2015-04-20

作者简介:钟正祥,1984年出生,博士研究生,主要从事有机硅功能弹性体和超高温粘接与密封材料的研究。E-mail:zzxiang01@163.com

偶联剂、无机填料按比例(60:1:80)依次加入到反应 瓶中,反应1.5h,趁热将反应溶液转移到密封环境 中,冷却至室温即得 HIT-J01 腻子。通过添加有机 溶剂可调节 HIT-J01 腻子的黏度。

1.3 性能测试

(1)粘接性能:根据 GB7124—2008,测试速率为 15 mm/min,被粘接材料为 60 mm×20 mm×5 mm的 C/C和 C/SiC 复合材料,室温固化 24 h,测试 HIT-J01 腻子对 C/SiC 的粘接强度,高温性能保温 30 min,在线测试。C/C 的高温剪切强度为试样在氮气气氛 450℃保温 30 min 后自然冷却测试、1 200℃氮 气气氛保温 15 min 后自然冷却测试。气凝胶剪切强 度为压缩剪切强度,测试时气凝胶本体发生破坏。

(2) 热震性能测试:将台式高温炉升温至1200℃,而后将试样放入炉中,保温15 min,快速放入 空气中冷却5 min,再将试样放入高温炉中,如此反复 10 次。

(3)风洞考核试验。

将 HIT-J01 腻子填堵于基材孔洞,考核试样件中,中心孔洞直径为15 mm,电弧风洞实验条件为:焓 值 2 200 kJ/kg、冷壁热流 2 000 kW/m²、300 s。

2 结果与讨论

2.1 HIT-J01 腻子工艺性能

HIT-J01 腻子具有黏度可调的特性,可采用灌 注、涂刷、喷涂的工艺方式(表1),满足了细缝、孔洞 和大面积粘接的使用要求。腻子室温/24 h 固化,或 者 150℃/2 h 固化,解决了大型部件加热困难、不可 加热的难题,同时又满足了快速固化的需求。腻子的 黏度特性和固化特性使其具有良好的工艺性能。

表1 1HIT-J01 腻子的工艺参数

Tab. 1	Technological	parameters	of	heat-resistant	putty
--------	---------------	------------	----	----------------	-------

施工方式	固化条件	表干时间/min
灌注	室温24h,接触压	120
涂刷	80℃/2h,接触压	30(80°C)
喷涂	150℃/2h,接触压	5(150°C)

2.2 HIT-J01 腻子的粘接性能

HIT-J01 腻子对 C/SiC 试片、C/C 和气凝胶粘接 性能见图 1。可以看到,腻子对 C/SiC 的粘接强度明 显高于 C/C,这主要是因为 SiC 具有较高的表面能, 有利于粘接成分的浸润、扩散。测试温度为 450℃, 腻子的粘接强度的粘接均有不同程度的下降,这主要 是由于 450℃条件时,腻子中的有机成分硅树脂已经 分解。测试温度为 1 200℃, C/SiC 试样的粘接强度 下降为 1.8 MPa, C/C 试样的粘接强度仅为 0.8 MPa,这主要是因为在该温度条件下, C/SiC、C/C 试 样发生了严重的烧蚀。

宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2015 年 第4 期



Fig. 1 Shear strength of putty at different temperature

2.3 HIT-J01 腻子的抗热震性

由于 C/C 基材在高温热空气条件极易氧化烧 蚀,气凝胶本身的耐热性差,为了考核腻子在高温条 件下抗热震性能,选取 C/SiC 试片作为热震试片基 材。从图 2 中可见,试样经热震循环 10 次后,表面无 鼓泡、开裂、脱落等现象,经放大 500 倍后看到,腻子 涂层表面仍完整,无裂纹。



图 2 腻子涂层在 1 200℃ 热震后形貌图(C/SiC) Fig. 2 Macrostructure of putty coating after thermal shock at 1 200℃

从图 3 可得,在1 000℃时,腻子样条的线胀系数 为1.97×10⁻⁶/K,体积膨胀率约为0.59%,腻子试样 具有低膨胀的特性,从而提高了腻子的抗热震性能。



- 41 -

由于 C/SiC、C/C、气凝胶均有低膨胀的特性,这 与腻子的膨胀特性相匹配,进一步降低了热冲击所 带来的内应力,提高了腻子同基材界面的热稳定性。 图 4 为腻子样品 XRD 分析谱图,其中曲线(a)为烧蚀 前腻子的 XRD 谱图,曲线(b)、(c)和(d)分别为 800、900 和 1 200℃烧蚀后的 XRD 谱图。



Fig. 4 XRD patterns of heat-resistant putty at different temperature

由图 4 可知,有 Al_2O_3 的衍射峰存在,但未发现 明显的 B_4C 的衍射峰,可能的原因在于 B_4C 加入的 量较少而未被检测到,另一种可能在于 B_4C 弱小的 衍射峰被 Al_2O_3 的衍射峰所掩盖。经 800℃烧蚀后,



其 XRD 谱图未有明显的变化, 谱图中依旧只出现了 Al₂O₃ 的衍射峰; 但在经 900℃烧蚀后, 出现了新的衍 射峰, 说明 900℃烧蚀后体系内有新的物质生产, 归 属于 2Al₂O₃·B₂O₃; 1 200℃烧蚀后腻子, 亦存在 Al₂O₃ 和 2Al₂O₃·B₂O₃ 的衍射峰, 但 Al₂O₃ 的衍射峰强度明 显减弱, 此外还出现了 9Al₂O₃·(B₂O₃)₂ 的衍射峰, 说 明随着温度的上升, 此前生成的 2Al₂O₃·B₂O₃ 继续与 Al₂O₃ 反应而产生 9Al₂O₃·(B₂O₃)₂。HIT-JO1 腻子 在高温条件下, 生成的 9Al₂O₃·(B₂O₃)₂, 可以有效地 渗透到基体的裂纹和气孔中, 提高腻子致密性及与基 材的粘接强度。

热震后 HIT-J01 腻子和 C/SiC 基材的截面形貌如 图 5 所示。C/SiC 基材中存在大量的孔洞,这些孔洞 是由于在高温烧蚀后,C/SiC 基材中的碳纤维发生了 氧化,产生了烧蚀孔洞,减小了有效粘接面积。HIT-J01 腻子与基材间无分界线,腻子与基材结合牢固。腻 子在 1 200℃发生了高温熔融,这主要是由于高温条件 下 B₄C 转化为 B₂O₃ 融体,同时 B₂O₃ 继续与 Al₂O₃ 发 生反应,生成 2Al₂O₃·B₂O₃ 和 9Al₂O₃·(B₂O₃)₂。高温 融体一方面可提高腻子本体的致密性能,同时在粘接 界面上出现了细刺、铆钉结构。这种"钩键"、"锚键" 结构提高了腻子同 C/SiC 基材的高温黏合强度。



图 5 1 200℃热震后 HIT-J01 腻子粘接试样截面形貌 Fig. 5 Cross-section morphologies of samples after thermal shock at 1 200℃

2.4 HIT-J01 腻子抗冲刷性能

图 6 为经风洞考核后腻子的外观。



(a) 考核前



 (b) 考核后
图 6 腻子试件风洞考核前后照片
Fig. 6 Photos of putty samples before and after wind tunnel test (下转第46页)
宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2015 年 第4期