文章编号: 1000-6893(2000)S0-0S25-05

陶瓷热障涂层的隔热效果研究

宫声凯,邓 亮, 毕晓方, 徐惠彬

(北京航空航天大学 材料科学与工程系,北京 100083)

THERMAL BARRIER EFFECT OF CERAM IC THERMAL BARRIER COATINGS

GON G Sheng-kai, DEN G L iang, B I X iao-fang, XU Hui-bin

Department of M aterials Science and Engineering, Beijing U niversity of

A eronautics and A stronautics, Beijing 100083, China)

摘要:通过理论公式推导和试验测量,得出:热障涂层的隔热效果与环境温差成正比,但同等环境温差下涂层在更高的温度工作时,由于涂层材料导热系数的增大,其隔热效果减小。涂层厚度与隔热效果在实际涂层应用的厚度范围内也接近线性关系。随着发动机叶片冷却气流换热系数增大,热障涂层的隔热效果也越大,但两者并不是线性关系。涂层隔热效果随导热系数的减小而增大,并且在低导热系数区,热障涂层隔热效果对导热系数的变化更敏感。随着涂层的厚度增大,导热系数的改变所具有的增加涂层隔热效果的作用越大;但涂层越厚,单位厚度涂层导热系数改变所取得的隔热效果越低。

关键词: 热障涂层; Z1O2; 隔热效果

中图分类号: V 254. 2 文献标识码: A

Abstract Experimental and theoretical analysis shows that the thermal barrier effect having a near-linear relation to the ceramic coating thickness is proportional to environment temperature difference A s the heat exchange coefficient of the cooling gas increases, the changes in the thickness of ceramic coating will be more efficient in terms of the thermal barrier effect, which increases with the decrease of the thermal conductive coefficient of ceramic coating. In the low thermal conductive coefficient zone this effect is more sensitive to the thermal conductive coefficient. On the other hand, lowing thermal conductivity will bring less thermal barrier effect as the ceramic coating getting thicker.

Key words: them al barrier coatings; ZIO 2; them al barrier effect

热障涂层(TBCs)在航空发动机热端部件上 的应用可以使发动机工作温度进一步提高。因此, 与热障层的使用寿命(抗热震性)一样,涂层的隔 热效果(即可以提高多少工作温度)也是评价涂层 性能的一项重要指标。隔热效果的大小将直接关 系到叶片涂层体系工作温度的大小,同时也间接 影响涂层热循环过程中热应用的大小。因此,通过 实验模拟测试涂层的隔热情况即温度梯度,并结 合传热学理论,根据涂层材料的导热系数、预期的 隔热效果及热端部件的工作环境合理地设计涂层 厚度,对于实验室研究和实际应用都是很重要的 一项工作。

1 实验材料及方法

为了排除平板试样边界条件的不固定因素,

收稿日期: 1999-06-19; 修订日期: 1999-10-19 基金项目: 国家自然科学基金(№ 6. 59772028)和航空科学基金(№ 6. 98H51081)资助项目 文章网地 1440-1440-1440-1440-144000 /00 /0525 /

文章网址: http: //www. hkxb net cn/hkxb/2000/S0/0S25/

本实验中的隔热效果模拟测试试样采用圆管。金 属基体为不锈钢圆管(外径∅28mm,内径∅ 24mm, 壁厚 2mm), 为了便于涂层的制备, 采用 等离子喷涂的方法制备测试用的热障涂层。 涂覆 前在不锈钢管外壁开 1mm 深的槽,预埋上⊘ 1mm 的热电偶丝,按正常工艺在圆管合金的表面 分别涂覆 N iCoCrA IY 金属粘结层和厚度各为 100µm, 300µm, 500µm 的 Y₂O₃ (质量百分数 7%)稳定ZrO2陶瓷隔热涂层(YSZ)。热电偶分别 置于涂层的表层 涂层与粘结层之间及不锈钢管 中,测试热障涂层表面温度使用了3根热电偶固 定于涂层表面不同位置用于相互参照。测试时,向 空心孔中通入不同流量的氮气作为冷却气流,由 计算机实时采集数据.研究不同涂层厚度在不同 冷却气流流量下的隔热效果。冷却过程非稳态的 温度梯度测试试样与稳态导热隔热效果的试样一 样,将试样置于1000 的电阻炉中加热,保温 10m in 左右直至涂层内外的热电偶温度都达到 1000 为止, 取出试样, 用风扇吹冷, 在吹冷过程

中实时测试涂层内外表面温度变化。

2 稳态导热法涂层隔热效果测试及结果 分析

2.1 隔热效果实测结果

S 26

在自然对流情况下, 从室温加热到 900 , 直 到各热电偶测试的温度不再变化, 温度梯度到达 稳态为止。计算机采集涂层内外侧温度的实测结 果如图 1 所示。由测试曲线可见, 在加热过程中, 厚涂层存在较大温度梯度, 但各厚度涂层在 5m in







图 2 不同流量冷却气流下涂层隔热效果变化

2 2 热障涂层隔热效果讨论

以圆管的一维稳态导热为模型(如图 3 所示),可以从理论上分析热障涂层的隔热效果。为 了简化,在讨论时略去了热辐射效应。



图 3 圆管稳态导热模型

这种一维圆管的稳态导热中, 传热达到稳态时热流 *Q* 是一个常量。由傅立叶定律来求解。通 过积分后代入边界条件可以得出这种圆管式一维 稳态导热的热流量 *Q* (*W*)的计算公式为^[1]

© 1994-2010 China Academic Journal Electronic Publishing House. All rights reserved. http://www.cnki.net

$$\frac{210}{\frac{1}{\alpha_{h}(r_{2}+d)} + \frac{1}{\lambda} \ln \frac{r_{2}+d}{r_{2}} + \frac{1}{\lambda_{h}} \ln \frac{r_{2}}{r_{1}} + \frac{1}{\alpha_{i}r_{1}}} \times (T_{1} - T_{5})$$
(1)

式中: λ. 为 YSZ 的导热系数; λ. 为基体不锈钢的 导热系数(由于粘结层导热系数与不锈钢相近且 厚度太薄, 忽略不计); *d* 为陶瓷层厚度; *r*₂ 为不 锈钢管外径; *r*₁ 为不锈钢管内径; *T*₁ 为陶瓷表层 高温侧炉气温度; *T*₅ 为不锈钢管内低温侧气流 温度; *l* 为不锈钢管长度; α. 为高温侧气流换热 系数; α. 为管内冷却气流换热系数。

由上式可以导出热障涂层的隔热效果 ΔT 为

$$\Delta T = T_2 - T_3 = (T_1 - T_5) \ln \frac{r_2 + d}{r_2}$$

$$\frac{\lambda}{\lambda_h (r_2 + d)} + \ln \frac{r_2 + d}{r_2} + \frac{\lambda}{\lambda_h} \ln \frac{r_2}{r_1} + \frac{\lambda}{\alpha_h r_1}$$
(2)

叶片所应用的发动机高温环境中, 燃气的换 热系数通常很高(约 10 000W /(m²K)), 涂层厚度 d 相对 r_2 较小, 因此上式中涂层厚度 d 对 1/[α_i ($r_2 + d$)]的改变可略去不计, 高温侧换热系数的 这种简化对于估算在炉管中加热的试样($T_2 = T_1$)也可以适用。因此, 上式简化为

$$\Delta T = T_2 - T_3 = \frac{(T_1 - T_5) \ln \frac{r_2 + d}{r_2}}{\ln \frac{r_2 + d}{r_2} + \left(\frac{1}{\lambda_b} \ln \frac{r_2}{r_1} + \frac{1}{\alpha_b r_2} + \frac{1}{\alpha_b r_1}\right)\lambda}$$
(3)

由上面的传热分析式(3)可知,涂层的隔热效 果与涂层所应用的冷热端环境温度($T_1 - T_5$)呈 正比关系。其它影响热障涂层所取得的隔热效果 的因素还包括:热障涂层的厚度d;涂层材料体 系的导热系数 $\lambda(\lambda, \lambda)$;冷却气流的换热系数 α 等。其中涉及涂层材料物理性能的是导热系数 λ 涉及制备时涂层设计的是涂层厚度d;其余的则 涉及涂层所应用的环境参数。

2 2 1 涂层厚度的影响

由隔热效果公式可以预期,随着陶瓷隔热涂 层厚度的增加,隔热效果应该增大。在式(3)中如 果取环境温差(T_1 - T_5)为 870K,热障涂层的导 热系数 λ 取等离子喷涂 YSZ 的导热系数,其值为 0 5W /(mK),基体导热系数 λ 取不锈钢的导热 系数 20W /(mK),可作出涂层的隔热效果随厚度 增加的曲线,如图 4 所示。

作图所用的计算公式为

87(

 $\Delta T = \frac{1}{1 + [0 \ 015 + 1/(0 \ 014\alpha_i)]/\ln(1 + d/14)}$



图 4 厚度与隔热效果 (ΔT) 的关系图

虽然从公式上分析,涂层的隔热效果与涂层 厚度并不呈直线关系,但由图 4 可见,在实际应用 的涂层厚度范围内(100~500µm),隔热效果与陶 瓷涂层厚度可以近似认为是符合直线关系的,并 且,随着冷却气流换热系数的增大,涂层厚度的改 变对隔热效果的改变也越大。这与实验测得的结 果是一致的(图 2)。

2 2 2 冷端气流换热系数对隔热效果的影响

实际冷却气流的换热系数大小与流体的压 力、换热面的几何形状 流体本身的物理性质等有 关,通常给出的都是平均换热系数,确定其具体值 非常困难。在本实验中主要通过改变冷却气流的 流量来模拟冷却气流换热系数的改变。实际发动 机冷却气流换热系数可以在较大的范围内变化。 工作时的冷却气流换热系数在 5000~ 10000W / (m²K)左右^[2]。根据式(3)的圆管稳态隔热模型计 算的涂层隔热效果随冷却气流换热系数变化的曲 线如图 5 所示。计算中涂层厚度取0 3mm,其余 参数与 2 2 1 节相同。



图 5 隔热效果与冷却气流换热系数关系

由图 5 可见,随着发动机叶片冷却气流换热 系数增大,热障涂层的隔热效果也越大,两者并不 是线性关系;在冷却气流较小时,冷却气流的改变 显著影响隔热效果,尤其是对于导热系数较低的

© 1994-2010 China Academic Journal Electronic Publishing House. All rights reserved. http://www.cnki.net

隔热涂层这一趋势更明显。在发动机工作的冷却 气流换热系数范围内(~ 5000W /(m²K)),当热障 涂层导热系数λ.增大后,虽然涂层总体的隔热效 果下降了,但冷却气流的改变所带来的影响反而 略有增大。由式(3)可知,高温燃气端换热系数的 改变与冷却气流的改变对涂层的隔热效果具有相 同的影响。另外还可以看出,当无气流冷却时,从 稳态分析的角度热障涂层不具备隔热效果,仅在 动态上能延缓基体金属表面受高温侵袭的时间。 因此,对于应用于受热时间较长的热障涂层必须 与冷却技术协同才能达到降低叶片金属基体表面 温度的目的。

S 28

223 涂层导热系数对隔热效果的影响

由式(3)在冷却气流的换热系数取为 1000W/(m²K),其它参数的取值同221节的情况下,求得导热系数对隔热效果的影响如图6所 示。由图6(a)可见,涂层隔热效果随导热系数的 减小而增大,并且在低导热系数区,涂层导热系数 的减小会获得更大的隔热效果。随着涂层的厚度 增大,导热系数对涂层隔热效果的影响越大;但是 从单位厚度涂层导热系数改变所取得的隔热效果 (图6(b))来看,涂层越厚,通过改变涂层导热系 数所取得的隔热效果就越低。



图 6 导热系数对涂层隔热效果的影响 (a) Δ*T*~λ 关系; (b) 单位厚度的隔热效益

0

涂层材料的导热系数与材料结构、比重和温 度等有密切的关系。通常导热系数随温度上升而 呈线性升高。因此,在同样的环境温差(T1~T5) 下,工作在高温区时涂层的隔热效果会有所下降。

从材料制备的角度考虑,改变材料导热系数 的方法就是改变涂层的微观结构。从而获得隔热 效果更佳的热障涂层。因此,深入研究热障涂层微 观结构与涂层的导热系数关系对于涂层设计也是 非常有意义的。

3 致密的 YSZ 块材的导热系数通常为 2 2~ 2 6W /(m K), 但随着涂层内部微观结构的改变, 涂层的导热系数也有较大的变化。等离子喷涂与 电子束物理气相沉积制备的热障涂层中的孔隙结 构及分布情况有较大不同, 因此 EB -PVD 热障涂 层的导热系数较高为 1. 8~ 2 0W /(m K), 而典型 的等离子喷涂 YSZ 涂层导热系数为 0. 7~ 0. 9W / m K^[3]。

D. P. H. Hasselm an 分析了材料内部裂纹对 导热系数的影响规律^[4]。指出涂层中微裂纹垂直 于热流方向的材料导热系数变化为

$$\lambda = \lambda_0 (1 + 8N r^3/9)^{-1}$$
 (5)

式中: λ 为块材的本征导热系数; λ 表示裂纹存在 时的导热系数; N 为裂纹密度; r 为裂纹尺寸(裂 纹简化为圆盘状)。而裂纹平行于热流方向的材料 导热系数则几乎没有变化。这一规律也可以较好 地解释等离子喷涂热障涂层及电子束物理气相沉 积热障涂层导热系数的变化情况。

等离子喷涂热障涂层其 YSZ 是以熔化或半 熔化状态碰撞基体并冷凝形成涂层的, 因此, 陶瓷 涂层以片条状结构为主。由于陶瓷顶层喷涂工艺 多采用大气等离子喷涂, 因此, 其密度相应较小 (5.0g/cm³左右)。涂层片条晶粒间的空隙, 依据 其结构特点可简化为圆片状, 适用于上面的垂直 于热流微裂纹的情况。因此, 等离子喷涂 YSZ 的 导热系数要小于块材 YSZ 的导热系数, 并且随着 孔隙密度及孔隙尺寸的增大而减小。

电子束物理气相沉积热障涂层的典型结构为 陶瓷层呈垂直于表面的柱状晶结构,涂层中的空 隙主要沿柱状晶晶界存在。仍以简化的圆片(r)空 隙分析,则其结构特点适用于微裂纹方向平行于 热流方向的情况,即有:λ λ,导热系数相对块材 变化不大。因此,EB-PVD 涂层在提高了涂层热循 环寿命的同时,涂层的隔热性能相对下降。

梯度热障涂层由于其金属- 陶瓷的连续过 渡,消除了力学性能上的跃迁界面,使得涂层内的 热不匹配性大大减小,可显著改善涂层的热循环 寿命,是未来先进热障涂层的发展方向。由于其梯 度过渡区域的导热系数不为定值,对于典型双层 结构热障涂层的分析模型不能适用。根据估算两 种完全不互熔机械混合物导热系数的线性混合法 则^[5],梯度过渡区材料的导热系数可近似认为是 由陶瓷材料的 0 *SW* /(m K) 线性过渡到基体金属 材料的 20W /(m K)。这无疑会使涂层单位厚度的 隔热能力下降。因此,为了进一步提高涂层寿命而 进行的将金属、陶瓷混合沉积以形成梯度涂层,将 使得涂层的导热系数升高,降低涂层的隔热效果。 2 2 4 涂层厚度、导热系数、冷却气流换热系数

对涂层隔热效果的综合影响

由式(3),代入其余参数后,化简得计算公式 如下

$$\Delta T =$$

	/	870)		(-)	
1 +	0 015 +	1	λ		(6)	
		0 012α _i	$\ln(14 + d)$ -	2 64		

通过上式分析涂层厚度 *d*、导热系数 λ 及冷 却气流换热系数 α 对涂层隔热效果的综合影响, *d* 和 λ 是涉及涂层设计制备的参数,冷却气流换 热系数 α 是涉及涂层使用环境的参数。

由前面对各单个因素的分析可见,涂层厚度 增加, 导热系数减小, 换热系数增加是提高涂层 隔热效果的3条主要途径。涂层厚度在目前的热 障涂层常用的厚度范围内基本上与隔热效果呈线 性关系,其余2项则不是。在不同条件下,涂层厚 度的增加所取得的隔热效益是不同的。涂层导热 系数减小对涂层隔热效果的影响较大,由于涂层 导热系数与涂层微观结构有直接的联系,因此,在 考虑涂层隔热效果而改变涂层微观结构时必然会 影响到涂层的抗热震性能; 在涂层厚度较大时, 这 种改变取得的隔热效果较大。但单位厚度涂层的 隔热效益反而下降,在尽可能减小导热系数的情 况下选择合适的厚度可以获得更大的隔热效益。 因此,对于涂层设计需要根据涂层应用的不同场 合,对隔热效果及抗热震性的不同要求,以及技术 的经济性等各方面进行权衡,寻找到最佳点,从而 更好地确定合适的热障涂层材料体系及工艺。

3 结 论

(1) 热障涂层的隔热效果与环境温差(T₁~
 T₅)成正比。但同等环境温差下涂层在更高的温度工作时,由于涂层材料导热系数的增大,其隔热

效果减小。涂层厚度与隔热效果在实际涂层应用 的厚度范围内也接近线性关系,随着冷却气流换 热系数的增大,涂层厚度的改变对隔热效果的影 响也越大。

(2)随着发动机叶片冷却气流换热系数增 大,热障涂层的隔热效果也越大,两者并不是线性 关系;在冷却气流较小时,冷却气流的改变将显著 影响隔热效果,尤其是对于导热系数较低的隔热 涂层这一趋势更明显。当热障涂层导热系数λ.增 大后,在发动机工作的冷却气流换热系数范围内 (约 5000W /(m²K)),虽然涂层总体的隔热效果 下降了,但冷却气流的改变所带来的影响反而略 有增大。

(3)涂层隔热效果随导热系数的减小而增 大,并且在低导热系数区,热障涂层隔热效果对导 热系数的变化更敏感,涂层单位导热系数的减小 会获得更大的隔热效果。随着涂层的厚度增大,导 热系数的改变所具有的增加涂层隔热效果的作用 越大;但涂层越厚,单位厚度涂层导热系数改变所 取得的隔热效益越低。

(4)涂层越厚,冷却过程中涂层内的最大温 度梯度也越大。由热应力的分析可知,热循环实 验中,在温度动态变化阶段,涂层内存在的温度梯 度将加剧陶瓷/粘结层界面位置的应力情况。

参考文献

- [1] 杨世铭 传热学基础[M]. 北京:高等教育出版社, 1987. 38
- [2] Liebert C H, Stepka F S Potential use of ceramic coating as a thermal insulation on cooled turbine hardware [R]. NA SA TM X-3352, 1976 24
- [3] Law son K J, N icholls J R, Rickerby D S Thermal Conductivity and Ceramic M icrostructure [R]. Rolls-Royce papers, 1996
- [4] Hasselm an D P H. Effect of cracks on them al conductivity
 [J]. J Compos M ater, 1978, 12: 403.
- [5] 陈洪荪 金属材料物理性能手册: 第一册(金属物理性能及 测试方法)[M]. 北京: 冶金工业出版社, 1987. 109.
 作者简介:



宫声凯 男,43岁,教授,博士生导师。1982 年毕业于沈阳东北工学院(现东北大学),同 年由国家教委派赴日本东京工业大学留学, 1988年获工学博士学位,1988年回国在清 华大学材料科学与工程系博士后流动站工 作。1991年至1994年在日本公司工作,1994 年回国至今在北航材料科学与工程系工作。