文章编号:100026893(2002)0520479204

# 银膜的原子氧剥蚀效应及其防护的试验研究

赵小虎, 沈志刚, 邢玉山, 麻树林 (北京航空航天大学 流体力学研究所, 北京 100083) EXPERIMENTAL INVESTIGATIONS OF ATOMIC OXYGEN EFFECTS ON SILVER FOILS AND ITS PROTECTIVE COATING ZHAO Xiao2hu, SHEN Zh2gang, XING Yu2shan, MA Shu2lin

(Institute of Fluid Mechanics, Beijing University of Aeronautics and Astronautics, Beijing 100083, China)

**摘** 要: 空间太阳电池板作为空间飞行器电源系统的重要组成部分,它的正常工作对飞行器的运行起着非常 重要的作用,而作为互连片的银材料,可能会与空间环境中的原子氧发生反应,生成不导电的氧化物,从而影 响空间太阳电池板的有效寿命。本文在原子氧效应地面模拟试验设备中,对银以及镀有不同防护层的银膜进 行了原子氧效应地面模拟试验研究,对试验前后试样的外观、质量进行了比较,获得了银在设备中的反应特 点,同时对不同防护镀层的有效性进行了验证,为银互连片在空间太阳电池板上的应用及其防护提供了设计 依据。

关键词:太阳电池板;银互连片;原子氧效应;地面试验

#### 中图分类号: V41615 文献标识码: A

Abstract: The space solar cell is the main component of a solar photovoltaic system that provides power for a space2 craft. The regular work of the space solar cell is very important for the running of spacecraft. However, the silver interconnects may interact with the atomic oxygen in the space environments to generate nonconducting oxide, which will affect the effective lifetime of solar cells. Therefore, the study of silver foils with and without different protective coatings was conducted in this paper with groun based AO effects simulation facility. The sample mater2 al before and after the experiments is compared in the aspect, mass and surface morphology. The reaction character2 istics of the material in the facility were acquired and the validity of different protective coatings was verified. Key words: solar cell; silver interconnect; atomic oxygen effects; ground experiment

太阳能是一种非常理想的能源,对于运行在 外层空间的飞行器而言,装配于其上的太阳电池 板可以将太阳能转换成电能,提供给飞行器各系 统。一般而言,太阳电池板都敷在飞行器的体外 以最大限度地接受太阳能,因而也将面临飞行器 在轨道上所遇到的各种环境因素的考验,特别是 原子氧(atomic oxygen, AO)。

在低地球轨道(Low Earth Orbit, LEO, 200km~600km)环境中,主要组分有 N<sub>2</sub>, O<sub>2</sub>, Ar, He, H 及 AO 等<sup>[1,2]</sup>, 其中 AO 的含量最高。虽然 在空间高真空环境下各组分的数密度并不高, 但 由于飞行器的运行速度大,因此粒子有较大的通量和较高的撞击动能。当飞行器以轨道速度在 LEO 环境中运行时,原子氧撞击飞行器表面的通量和平均动能分别为 10<sup>14</sup>~10<sup>15</sup> atoms/(cm<sup>2</sup>#s)和

5eV,再加上原子氧本身具有很强的氧化性,因此 这一过程中将会发生复杂的物理、化学变化,引起 材料的剥蚀和性能的退化<sup>[3,4]</sup>。目前原子氧剥蚀 效应研究受到了越来越多的关注,已成为空间 LEO环境效应研究的重要组成部分。

由于银具有良好的导电性能,因此空间太阳 电池板组件之间的电连接都用银互连片,但是空 间飞行试验指出<sup>[5]</sup>,暴露在空间原子氧环境下的 银材料会遭受严重的氧化,生成不导电的氧化物, 从而影响太阳电池板的正常工作和使用寿命。而 且所生成的氧化物结构松散,容易脱落,从而露出 下面的银层,很快又会被氧化,这个过程的重复进 行,导致银互连片可能会被完全氧化,失去其导电 性能。而对太阳电池板而言,轻则输出功率下降, 重则无法工作,因此必须选择必要的措施加以保 护。

收稿日期: 2002201217; 修订日期: 2002204210

文章网址: http://www.hkxb.net. cn/hkxb/2002/05/0479/

目前,空间常用的抗原子氧防护涂层主要有:

<sup>1</sup> 剥蚀率很小的聚合物材料(如 Teflon 等氟化

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

物)以及在原子氧环境中非常稳定的材料(如聚磷酸酯、SiO<sub>2</sub>等); °可与原子氧反应形成玻璃化氧化物层从而保护底层材料不被原子氧剥蚀的无机或半无机的聚合物(如硅树脂); »可抵抗原子氧剥蚀的金属(如 Al, Sn)及金属氧化物涂层有着可以忽略的剥蚀率, 是涂层比较好的选择之—<sup>[6]</sup>。

原子氧效应研究中广泛采用了地面模拟试验 研究,这种方法成本低、周期短,能够定性地了解 原子氧能量、通量和环境粒子对材料性能的影响, 从而为空间材料的选择和评定提供应用和设计依 据。本文在原子氧效应地面模拟设备中对金属银 膜以及镀有不同保护层的银膜进行了原子氧效应 地面模拟试验研究(试验样品由天津电子部第十 八研究所提供),得出了一些有价值的结果。

### 1 试验设备

原子氧效应地面模拟试验设备是自行设计与 研制的,它属于目前国外LEO环境原子氧效应研 究中最为常用的等离子体型设备,关于设备构成 及运行特性的详细介绍见文献[7]。

2 试验结果及分析

#### 211 原子氧通量的估计

由于原子氧通量的直接准确测量这个问题目 前尚未能解决,因此本次试验中仍以标准材料 Kapton的质量损失作为模拟设备中原子氧等效 通量的计算依据。Kapton 是在空间应用非常广 泛的一种聚合物材料,其在原子氧的作用下剥蚀 比较严重,具有着公认的基本不变的剥蚀率(一般 取 Rey= 310@10<sup>-24</sup> cm<sup>3</sup>/atom<sup>[5]</sup>)。用 Kapton 材 料的质量损失推算得到的通量称为等效原子氧通 量,计算方法如下:

已知 Kapton 材料的剥蚀率(erosion yield)  $R_{ey}$  = 310@10<sup>-24</sup> cm<sup>3</sup>/atom, 原子氧暴露试验后 Kap2 ton 材料的质量损失 \$ M。

则等效累计通量(Fluence)

F =  $M/(QAR_{ey})$ 

其中: A 是试样面积; Q是材料密度。

## 212 银膜的原子氧暴露试验结果

图 1 是银膜经等效累计通量为 212 @10<sup>20</sup> atoms/ cm<sup>2</sup>(5#)及 518 @10<sup>21</sup>atoms/ cm<sup>2</sup>(24#)的 原子氧暴露试验前后的外观对比照片,表 1 是银 膜的原子氧暴露试验质量结果。试验中发现,在 原子氧暴露试验后,银膜表面会生成一层疏松、易 脱落的黑色氧化物(见图 1),小通量暴露后银膜 的质量增大(表面的氧化物尚未完全脱落)。而洗 去氧化物后的底层银材料也不再是原来的银白 色,略显灰色。由于银膜表面生成的氧化物容易 脱落,因此其质量结果只具有参考价值,而不能定 量地进行比较说明。



图 1 银膜经不同通量原子氧暴露试验前后的外观对比照片

( a) 15# , 试验前; ( b) 5# , F = 21 2@10<sup>20</sup> at oms/ cm  $^2$ ;

( c) 24# , F =  $51.8 @10^{21} a toms/ cm^{2}$ 

Figl 1 The photograph of Ag foils before and after AO exposure experiment

Table 1 The AO exposure experiment results for Ag foils

样品号	等效原子氧累计	试验前	试验后	质量变化
	通量/(atoms#cm <sup>-2</sup> )	质量/g	质量/g	/ g
5	21 2 @10 <sup>20</sup>	011237	01 1 2 4 8	增大 01 0011
24	51 8 @10 <sup>21</sup>	011154	01 0552	减小 01 0602

如果延长试验时间,在大通量的原子氧暴露 试验后,由于银材料表面生成的疏松氧化物容易 脱落,下面的银层则被暴露在氧环境中,并继续同 氧原子反应,最终导致银膜的完全被氧化。在本 阶段试验过程中,24# 银膜试样被长期放在真空 室中,由Kapton材料的质量损失推算得到的等效 累计通量达 518 @10<sup>21</sup> atoms/ cm<sup>2</sup>,暴露试验后银 膜已面目全非,变得非常薄而且试样表面全是小 孔(见图 1),质量也由原来的 011154g 减小至 010552g,估计剩余物质已经全是银的氧化物(整 个呈黑色),由此可见,原子氧对银膜的作用是非 常强烈的。

图 2 是原子氧暴露试验前银膜试样的扫描电 镜(SEM)照片,可以看到平时看起来呈银白色的 非常光滑的银表面,高倍放大后其表面同样高低 不平,而且还有孔状缺陷。图 3 是银膜在原子氧 暴露试验后的 SEM 照片,可以看到,试验后的银 膜表面生成了松散的粉状氧化物,呈鳞片状结构, 有分层脱落的趋势,这与国外空间和地面试验的 结果相符<sup>[8]</sup>。

本意形列码的记忆前面的名称的比如用和全部的 Publishing House. All rights reserved. http://www.cnki.net



图 2 原子氧暴露试验前的银膜试样

Figl 2 The SEM photograph of the sample before AO exposure experiment



图 3 原子氧暴露试验后的银膜试样(F= 2.2@10<sup>20</sup>atoms/cm<sup>2</sup>) Figl 3 The SEM photograph of the sample after AO exposure experiment

## 213 镀有不同防护层银膜的原子氧暴露试验结 果

试验证明在原子氧环境下银膜的外观、质量、 性能都会发生较大的变化,因此当银互连片被应 用在空间 LEO 环境中时,最好能有防护措施,否 则可能会给太阳电池板乃至空间飞行器带来严重 的后果。本文对镀金银膜、镀有不同厚度纯锡及 铅锡合金的银膜进行了原子氧暴露试验研究,结 果总结如下。

镀金银膜 A, B(镀层厚度为 1Lm)的原子氧 暴露试验质量损失结果见表 2。

# 表 2 镀金银膜的原子氧暴露试验质量结果

Table 2 The AO exposure experiment results for Au/ Ag foils

样品号	等效原子氧累计	试验前	试验后	质量变化
	通量/ atoms# cm <sup>2</sup>	质量/g	质量/g	/ g
А	31 78 @10 <sup>21</sup>	010911	01 0590	01 0321
В	31 78 @10 <sup>21</sup>	010891	01 0 1 8 9	01 0702

由于已知金在空间原子氧环境下的剥蚀率为 零,因此试验前对镀金银膜是抱有很大希望的。 结果发现,在原子氧暴露试验后,两个试样的质量 都产生了较大的损失,但质量损失量却相差较大, 而且外观也有较大变化(见图 4),试样最上面是 呈黄色的非常薄的一层,可以很轻易地拿下来,而 下面则完全为黑色的粉状氧化物。分析认为, 镀 金保护层之所以无法保护银材料不与原子氧作 用, 可能是由于镀层工艺导致在银表面未能将金 镀成致密无缺陷的一层保护层引起的, 而原子氧 则经镀层的缺陷作用于下面的银层, 导致暴露试 验后, 所镀的一层金整体被掀起来, 并将银充分暴 露在原子氧环境中, 形成黑色的氧化物, 引起试样 质量、性能的变化。此外, 在试验条件和镀层工艺 相同的条件下, 两个样品的质量损失相差较大, 这 说明镀层并不均匀。



图 4 镀金银膜经长时间原子氧暴露试验后的外观照片 Figl 4 The photo of Au/ Ag foils after AO exposure experiment

镀有不同厚度(1Lm, 2Lm, 3Lm)的纯锡、铅锡 合金银膜经等效累计通量为1198@10<sup>21</sup> atoms/ cm<sup>2</sup> 的原子氧暴露试验后的质量结果见表3。从 外观上看,试验后的试样表面颜色暗淡,失去原有 金属光泽,但质量变化很小,说明这两种镀层均能 较好地起到保护底层材料的作用。而镀1Lm 铅 锡合金银膜的质量略有增大,可能是表面沾有其 它颗粒污染物的缘故。

表 3 镀锡、铅锡合金银膜的原子氧暴露试验质量结果 Table 3 The AO exposure experiment results for Sn/ Ag

and Pb2Sn/ Ag foils

材 料	试验前质量 /g	试验后质量 /g	质量变化/g
银膜	011148	01 1037	- 010111
镀 ILm 纯锡银膜	011234	01 1 2 3 2	- 01 0002
镀 2Lm 纯锡银膜	011354	01 1 3 5 3	- 01 0001
镀 3Lm 纯锡银膜	011358	01 1 3 5 5	- 01 0003
镀 ILm 铅锡合金银膜	011352	01 1 3 5 3	+ 010001
镀 2Lm 铅锡合金银膜	011472	01 1472	- 01 0000
镀 3Lm 铅锡合金银膜	011497	01 1 4 9 6	- 01 0001

注:银膜的质量损失是将试验后银膜表面黑色氧化物粉末清洗后称得的。

## 3 结 论

(1)银膜在原子氧的作用下变化较大,试验后 的金属表面生成了一层黑色的、易脱落的粉状氧 化物;随原子氧累计通量的增大,银膜会被完全氧 化,因此,银材料在空间原子氧环境中使用时必须 设法保护其不与原子氧直接接触。

黄色的非常薄的一层,可以很轻易地拿下来,而 Publishing House: A 与原子氧作用。但镀金银膜在原, inet

子氧暴露试验后,质量有较大的损失,表面变化明显,所镀金层被掀起,下层的银仍会与原子氧反应 生成黑色氧化物,起不到保护作用,这可能与镀层 工艺有关。

(3) 镀有不同厚度的纯锡、铅锡合金的银膜在 原子氧暴露试验后, 表面失去原有金属光泽, 色彩 暗淡, 但质量却没什么变化, 这两种镀层可以起到 保护下层的银不与原子氧反应的作用。

#### 参考文献

- Coulter D R, Liang R H. O2 atoms degradation mechanisms of materials[R]. N87226178, 1987. 39-46.
- [2] Durcanin J T, Chalmers D R. The definition of the low earth orbital environment and its effect on thermal control materials [R]. AIAA 8721599, 1987.
- [3] Leger L J, Mason B S. Review of LEO flight experiments
  [R]. N87226174, 1987. 1- 10.
- [4] Lee A L, Rhoads G D. Prediction of thermal control surface degradation due to atomic oxygen interaction[R]. AIAA 85-1065, 1985.
- [5] Silverman E M. Spacecraft environmental effects on space craft: LEO materials selection guide[ R]. N9@10860, 1986.
   P1~ 1@19.
- [6] Pack irisamy S, Schwam D, Litt M H. Atomic oxygen resi2 tant coatings for Low Earth Orbit space structures[J]. Journal of Materials Science, 1995, 30: 308- 320.
- [7] 沈志刚,赵小虎,王忠涛,等.灯丝放电磁场约束型原子氧

效应地面模拟设备[J]. 航空学报, 2000, 21(5):425-430.

(Shen ZG, Zhao X H, Wang ZT, et al. Groun & based atomic oxygen effects simulation facility with the filament discharge and bound of magnetic field [J]. Acta Aeronautica et Astrona& tica Sinica, 2000, 21(5): 425-430.)

[8] Ketsdever A D, Wearer D P, Mumtz E P. The production of energetic atomic beams via charge exchange for the simulation of the Low Earth Orbit environment [R]. AIAA29@0225, 1996.

#### 作者简介:



沈志刚(1958-) 男,博士,教授,博士生导师。研究兴趣:低地球轨道空间环境对空间 飞行器的影响,空间环境原子氧剥蚀效应研究,空间环境地面模拟试验研究;超细颗粒 的制备技术研究,固体废料的处理、开发与 应用等。电话: 82317516。

E2mail: szg @buaapowder.net.cn



赵小虎(1974-) 男,博士研究生。研究 兴趣:空间环境中原子氧与材料相互作用的 现象与机理以及在地面设备中如何对其进 行模拟;流体力学在工程上的应用;实验室 设备、测量仪器的自我更新与改造。电话: 82317516。

Email: Zltiger@buaapowder.net.cn

(责任编辑:蔡 歪)