环境试验与评价

超高强度钢无氰镀镉−钛层在循环湿热试验 条件下的腐蚀变化规律研究

潘峤,刘明,汤智慧, 孙志华, 骆晨, 高蒙, 闫巍, 高建

(中国航发北京航空材料研究院中国航空发动机集团航空材料先进腐蚀与 防护重点实验室,北京100095)

摘要:目的研究超高强度钢表面无氰镀镉-钛层在循环湿热条件下的腐蚀变化规律。方法对超高强度钢表面无氰镀镉-钛层试样进行循环湿热试验,对各个加速时间段的试样进行宏观照片及微观照片的拍摄,并运用电化学测试分析的方法研究试样在加速试验各时间段的腐蚀变化规律。结果超高强度钢表面无氰镀镉-钛层经历 384 h 的循环湿热试验后,镀层首先开始出现腐蚀现象。试样的腐蚀失质量损失随试验时间的延长逐渐增加,且呈现出在试验初期(\leq 384 h)的增量相对较小,试验中后期(>384 h)的增量相对较大的特征,腐蚀动力学方程和曲线的特征也表明,试样在循环湿热试验后期的腐蚀速率相对较大。经历 1536 h 循环湿热试验的试样在 0.01 Hz 处的阻抗模值下降为 $10^2 \Omega_{\circ}$ 结论循环湿热条件下,在加速试验初期,超高强度钢表面无氰镀镉-钛层试样表面镀层开始发生腐蚀,中期腐蚀现象减缓,后期腐蚀现象明显。质量损失数据与试验时间关系的幂函数拟合方程为 $D(t)=0.013t^{1.2095}$,相关指数 $R^2=0.9879_{\circ}$

关键词: A-100 钢; 镉-钛镀层; 循环湿热; 腐蚀 DOI: 10.7643/issn.1672-9242.2018.05.006 中图分类号: TJ04; TG174.4 文献标识码: A 文章编号: 1672-9242(2018)05-0025-04

Corrosion Behaviors of Ultrahigh-strength Steel Covered with Cd-Ti Coating Plated from Non-cyanide Bath by Thermal-humidity Cycling Test

PAN Qiao, LIU Ming, TANG Zhi-hui, SUN Zhi-hua, LUO Chen, GAO Meng, YAN Wei, GAO Jian (Key Laboratory of Science and Technology on advanced Corrosion and Protection for Aviation Material, Aero Engine Corporation of China Aviation, AECC Beijing Institute of Aeronautical Materials, Beijing 100095, China)

ABSTRACT: Objective To research corrosion behaviors of ultrahigh-strength steel coated with Cd-Ti layer which is plated from non-cyanide bath during thermal-humidity cycling tests. **Methods** Thermal-humidity cycling test was applied to the samples of ultrahigh-strength steel. Marco and micro images of the samples were taken after each acceleration period. Corrosion behaviors in each acceleration period were researched by electrochemical tests. **Results** Local corrosion areas distributed on the coating surface of the samples after 384h of thermal-humidity cycling tests; the weight-loss of the samples increased with the increase of test time. However, it increased relatively slowly in the first several testing cycles (≤ 384 h), while increased faster in the further test (>384 h). The corrosion kinetics equation and curves revealed that the corrosion rate increased dramatically during the later cycling periods. In addition, the impedance magnitude at 0.01 Hz of the sample experiencing thermal-humidity cycling tests over 1536 h was tested to be $10^2 \Omega$. **Conclusion** The coating is corroded in the early cycling periods. It spreads

作者简介:潘峤(1988-),男,湖北人,硕士,工程师,主要研究方向为腐蚀与防护、材料学。

收稿日期: 2018-02-07;修订日期: 2018-03-16

基金项目:"十三五"技术基础科研项目(JSHS2016207A002-2)

slowly during the middle cycling periods, but get serious in the later cycling periods. The power function fitting equation of the weight loss related to the time is found to be $D(t)=0.013t^{1.2095}$, while the correlation coefficient is $R^2=0.9879$. **KEY WORDS:** A-100 steel; Cd-Ti layer; thermal-humidity cycling test; corrosion

电镀镉-钛是目前国内外对高强度钢防护所采用 的比较理想的一种防护方法。1962年日本学者首先 发明了电镀镉-钛工艺,美国一些航空公司很快对其 进行了评定,并用于航空工业。据报道,美国波音公 司已将镀镉-钛合金电镀工艺用于波音707,727,737 等飞机的起落架防护,并编制成工艺标准 BAC 5084 和航宇材料标准 AMS2419。洛克希德公司也采用了 此工艺,并制订了 STP 58005标准。1970年,国内相 关单位共同研制成功了无氰镉-钛电镀液,采用此工 艺使我国飞机起落架第一次可以达到与飞机同寿,无 氰镀镉-钛工艺的研制成功为解决高强度结构材料的 防护问题开辟了新途径^[1]。

A-100 超高强度钢是制备飞机起落架的重要材料,其在严酷环境条件下的适应能力受到广泛关注^[2]。 镉-钛镀层能够降低氢脆发生的机率,并且可在一定程度上防止基体材料与外界腐蚀介质直接接触^[3-6]。 在潮湿的热带地区(如岛礁环境),材料表面会处于 循环湿热的环境条件中^[7-8]。在实验室条件下通过控 温控湿的方式模拟循环湿热的自然环境条件,并对经 过无氰镀镉-钛处理的 A-100 钢进行模拟加速试验, 可在一定程度上反映出 A-100 钢在真实环境条件下 的腐蚀失效状况。从而能够检验相关材料及工艺的可 靠性,为相关表面处理工艺参数的修正作出指导,同 时可为类似加速试验方法的建立提供数据参考。

1 试验

1.1 试验材料和试样

试样基材(A-100 钢)的主要化学成分见表 1。 A-100 钢表面无氰镀镉-钛层按生产标准 Q/6SZ-2292 制备,厚度为 12 μm。

	表 1	A-100 钢的主要化学成分			%	
牌号	С	Ni	Cr	Mo	Fe	
A-100钢	0.2~0.3	11.00~ 12.00	2.5~3.3	1.0~1.3	余量	

1.2 主要仪器和设备

试验及分析检测过程中使用的主要仪器和设备 见表 2。

1.3 试验方法

选用的加速试验方法为循环湿热试验,采用的标准为 HB 5194—81。试验步骤和条件见表 3。

表 2 主要仪器和设备

仪器、设备和化学药品	厂家	
GSL-10KA调温调湿箱	广州爱斯派克	
Quanta 600型扫描电子显微镜	美国FEI公司	
PAR Potentiostat/Galvanostat M273A恒	美国Ametec公司	
电位仪		

农口 相外座公风型少乘可风迎东	表 3	湿热试验步骤与试验条件
-----------------	-----	-------------

序号	步骤	试验条件	时间
1	参照ASTM G60	1%NaCl+1%CaCl2+	5 min
1	的溶液浸泡	$0.1\%H_2SO_4$	5 mm
2	升温	30 ℃→60 ℃, RH为95%	2 h
3	高温高湿	60 ℃, RH为95%	6 h
4	降温	60 °C→30 °C, RH>85%	8 h
5	低温高湿	30 °C, RH为95%	8 h
6		返回	<1 h

加速试验过程中取出试样后,观察试样表面腐蚀 产物情况,并用数码相机 NikonD50 拍照,然后用 Quanta 600 型扫描电子显微镜观察取出试样的表面 形貌。

试样取出后,按照 HB 5257—83《腐蚀试验结果的质量损伤测定和腐蚀产物的清除》清除腐蚀产物, 用酒精清洗、吹干,然后干燥器中静置 24 h。随后称 量,记录试样腐蚀前后的质量变化。

电化学阻抗测试系统由 PAR Potentiostat/Galvanostat M273A 恒电位仪和 M5210 锁相放大器组 成。采用三电极体系,以饱和甘汞电极(SCE)为参 比电极,铂电极为辅助电极,A-100 钢基材为工作电 极,测试面积为 1 cm²。测试激励信号为幅值 5 mV 的正弦波,频率范围为 10 mHz~100 kHz。

2 结果与讨论

2.1 宏观形貌变化

A-100 钢表面无氰镀镉-钛层在循环湿热试验中 的宏观形貌如图 1 所示。由宏观照片可知,A-100 钢 无氰镀镉-钛层原始试样表面为结晶平滑均匀细致的 光亮镀层,并具有完整的彩色钝化膜(见图 1a)。经 历 192 h 的循环湿热试验后,试样表面颜色发生了较 为明显的变化,钝化膜由光亮逐渐变暗(见图 1b,c)。 经历 384 h 循环湿热试验后,试样表面的钝化膜逐渐 褪去,露出灰白色的镀镉-钛层(见图 1d)。经历 768 h 循环湿热试验后,试样表面颜色转变为浅灰色(见图 1e)。经历1536h循环湿热试验后,试样表面局部区 域镀层脱落,导致基体材料露出,并观察到少量红褐 色的腐蚀产物(见图1f)。由宏观形貌的变化特征可 推断,经过1536h的循环湿热试验后,无氰镀镉-钛 层已经被破坏,失去了原有的阻隔效果。

2.2 微观形貌变化

图 2 为 A-100 钢表面无氰镀镉-钛层经历循环湿 热试验后的去腐蚀产物微观形貌。由图2可见,经历 循环湿热试验 96 h 后, 镀层表面完整, 并存在一层 致密的钝化膜层,局部孔隙处镀层已经开始发生腐蚀 (见图 2a)。经历 192 h 的循环湿热试验后,表面局 部区域的钝化膜被破坏,镉-钛镀层中的孔隙数量增 多,孔径也逐渐变大(见图 2b)。经历 384 h 的循环 湿热试验后,表面孔隙数量进一步增多,孔径进一步 变大,成为水和氧气等介质进入镀层内部并与基材直 接接触的潜在途径(见图 2c)。经历 768 h 的循环湿 热试验后,可观察到孔隙数量有所减少,推断是由于镀 层发生腐蚀所生成的腐蚀产物堆积在孔隙处,堵塞了 部分孔隙,腐蚀产物的堆积可对腐蚀反应的进行起到 一定的延缓作用(见图 2d)。经历 1536 h 的循环湿热 试验后,表面局部区域镀层在持续积累的腐蚀产物的 挤压下出现脱落,在局部区域露出了基材的腐蚀坑。 随着基体暴露面积的逐渐增大,腐蚀速率逐渐加大。





 d 384 h
 e 768 h
 f 1536 h

 图 1
 A-100 钢表面无氰镀镉-钛层在循环 湿热试验中的宏观形貌



图 2 A-100 钢表面无氰镀镉-钛层经过循环湿热腐蚀试验后微观腐蚀形貌

镀镉-钛层属于阳极性镀层,化学电位约为 -0.4 V,低于不锈钢(约为+0.04 V)^[10]。水和氧气等 介质通过镀层表面的孔隙进入,能够与基体直接接 触,形成大阳极小阴极的电偶腐蚀反应,导致镀层首 先发生腐蚀并在局部区域发生小面积脱落,使得介质 更加容易到达基材表面,并引起基材发生点蚀。由微 观图片所反映的规律可知,随着循环湿热试验的进 行,A-100 钢无氰镀镉-钛层表面钝化膜在试验初期即 被破坏,随后镀层中出现明显的孔隙,最后出现了基 体的腐蚀现象。

2.3 腐蚀动力学曲线

A-100 钢表面无氰镀镉-钛层在循环湿热试验中的腐 蚀失重曲线如图 3 所示。由图 3 可知,试样的腐蚀质 量损失量随试验时间的延长逐渐升高,并且呈现出在



(>384 h)变化相对明显的特征。经历循环湿热试验 1536 h 后,质量损失量约为 100 g/m²。

采用幂函数 *D*(*t*)=*At^b*拟合质量损失数据与试验时 间的关系,得到拟合方程为 *D*(*t*)=0.013*t*^{1.2095},相关指 数 *R*²=0.9879。用相关指数 *R*²来说明函数对曲线拟合 效果的优劣,*R*²越接近于 1,函数对曲线的拟合性越 好。由拟合方程可以看出,其质量损失曲线符合 *b*>1 的幂函数规律,即腐蚀速率总体上随时间的延长呈逐 渐增加的趋势。表明在循环湿热试验后期,A-100 钢 表面无氰镀镉-钛层试样的腐蚀速率相对较大。

2.4 电化学交流阻抗谱分析

A-100 钢表面无氰镀镉-钛层在经历循环湿热试 验后的 EIS 测试结果如图 4 所示。由 Nyquist 图的曲 线变化可知(见图 4a),原始试样在低频段出现了明 显的容抗弧,这与镀层本身具有较好的导电性能相 符。与原始试样相比,经历循环湿热试验后试样所对 应的各条曲线中,容抗弧的出现位置均在相对较高的 频率处,且阻抗实部和虚部的数值均相对较低。这说 明经历循环湿热试验后,试样被检测区域的防护效果 减弱,测试所用的电解液相对更加容易地通过镀层表 面的缺陷进入内部,并与基体材料直接接触,并形成 电流通路。另外,经历 384 h 循环湿热试验后的试样 所对应的曲线在低频段出现了 Warburg 阻抗,表现为



图 4 A-100 钢表面无氰镀镉-钛层在循环 湿热试验中的 EIS 测试结果

一条阻抗随测试频率降低而逐渐升高的曲线。 Warburg 阻抗的出现,很可能是由于镀层腐蚀产物堆积,并堵塞了部分孔隙通道导致。经历 768 h 循环湿热试验后的试样所对应的曲线在低频段的 Warburg 阻抗更加明显。

由 Bode 图曲线特征可知(见图 4b),与原始试 样相比,随着试验时间的增加,试样在 0.01 Hz 处的 阻抗模值均有所降低。由于 Warburg 阻抗的影响,经 历 364 h 和 768 h 循环湿热试验的试样在 0.01 Hz 处 的阻抗模值有所回升,但经历更长试验时间后(1536 h)的试样在 0.01 Hz 处的阻抗模值降低为 10²Ω。低 于原始试样在 0.01 Hz 处的阻抗模值 10⁵Ω,由此可推 断此时镀层已经完全失去了对基体材料的保护作用。

3 结论

1)超高强度钢表面无氰镀镉-钛层在循环湿热条 件下的腐蚀变化规律为:初期(<384h)试样表面镀 层出现腐蚀现象;中期(384~768h)腐蚀现象减缓; 后期(768~1536h)腐蚀现象明显。

2)得到质量损失数据与试验时间关系的幂函数 拟合方程为 *D*(*t*)=0.013*t*^{1.2095},相关指数 *R*²=0.9879。

参考文献:

- [1] 无氰镀镉-钛合金工艺组.无氰电镀镉-钛合金工艺[J]. 航空工艺技术, 1980(9): 29-34.
- [2] 李志, 赵振业. AerMet 100 钢的研究与发展[J]. 航空材 料学报, 2006, 26(3): 275-280.
- [3] 秦月文,刘佑厚.高强度钢无氰镀镉-钛的研究[J]. 航 空材料, 1980, 15(3): 12-39.
- [4] CHA S C, WOLPERT P. Corrosion of Coating Materials in Oxidizing and Hydrogen Chloride Containing Atmospheres[J]. Werkstoffe and Korrosion, 2002(12): 886-892.
- [5] 宇波,汤智慧,彭超.无氰电镀镉-钛合金对钢基体氢 脆性能的影响[J]. 电镀与精饰, 2011, 33(11): 1-4.
- [6] LI S J, AKIYAMA E. Hydrogen Embrittlement Property of a 1700-MPa-class Ultrahigh-strength Tempered Martensitic Steel[J]. Sci Technol Adv Mater, 2010, 11(2): 025005.
- [7] ROKURO N, DAISUKE S, YASUAKI M. Hydrogen Permeation and Corrosion Behavior of High Strength Steel MCM 430 in Cyclic Wet–Dry SO₂ Environment[J]. Corrosion Science, 2004, 46(1): 225-243.
- [8] WU W, HAO W K, LIU Z Y, et al. Corrosion Behavior of E690 High-Strength Steel in Alternating Wet-Dry Marine Environment with Different pH Vlues[J]. Journal of Materials Engineering & Performance, 2015, 24(12): 4636-4646.
- [9] GUO Qiang, LIU Jian-Hua, YU Mei. Influence of Rust Layers on the Corrosion Behavior of Ultra-high Strength Steel 300M Subjected to Wet-Dry Cyclic Environment with Chloride and Low Humidity[J]. Acta Metallurgica Sinica, 2015, 28(2): 139-146.
- [10] BIJEN J. Durability of Engineering Structure[M]. New York: CRC Press LLC, 2000.