钛合金传动花键轴表面硬化涂层磨损性能测试

Wear Behavior Measurement of Surface Hardening Coating for Titanium Alloy Transmission Spline Shaft

■ 鲁雄 王帅/中国航发动研所 林松盛/广东省科学院新材料研究所 赵广 王重阳/大连理工大学

针对钛合金动力传动花键轴的表面硬度及耐磨性能不足问题,开展钛合金试件和模拟花键接头不同表面耐磨涂层制备及性能测试的试验研究,对钛合金花键表面耐磨涂层的选取及其耐磨性能的试验验证工作具有一定的参考价值。

力传动花键轴是直升机传 其功能是将发动机的功率 和转速传递给主减速器, 并适应发 动机与主减速器之间因制造、安装 及直升机飞行姿态改变等带来的轴 向或角向偏载。动力传动花键轴与 发动机输出轴一般采用浮动花键连 接,要求具有较高的耐磨性能,通 常采用渗碳钢制备。直升机在沿海 地区执行飞行任务时, 钢制花键轴 容易出现涂层剥落或锈蚀问题,影 响使用寿命。钛合金作为一种高比 强度、防腐性能优良的材料, 在航 空发动机及传动系统上获得了越来 越广泛的应用[1-7]。采用钛合金材料 (如TC4、TC6等)设计动力传动花 键轴,不仅可以提高花键轴的防腐

性能,也大大减轻了花键轴的质量。 但其耐磨性能不能满足寿命要求,如何提高钛合金花键表面的耐磨性 能成为制约该项技术发展的瓶颈。 硬质涂层具有高硬度、高弹性模量、 优良的耐磨损性能,主要有碳基涂 层(如类金刚石DLC)和氮化物涂 层(CrN、TiN)等,利用真空镀膜 技术在花键轴表面沉积硬质耐磨涂 层是解决钛合金花键表面耐磨性能 不足的有效途径之一。

涂层制备与性能测试

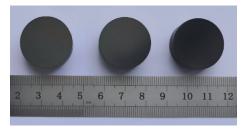
本文选用3种耐磨涂层(DLC、CrN、TiN)开展钛合金试件表面镀膜,通过性能测试和镀膜试件的磨损性能试验对比,选择合适的涂层开展钛合金花键接头表面镀膜,通过花键

接头摩擦磨损试验,验证所选涂层 能否满足钛合金花键表面的耐磨性 能要求。

涂层镀膜

选用TC4作为钛合金基体材料, 采用多技术复合真空镀膜设备沉积 DLC涂层,如图1(a)所示,由于 DLC膜层硬度很高,而钛合金基体 又偏软,为有效提高膜层的结合强 度,在基体与DLC层之间沉积硬度 梯度过渡层,以协调DLC层与基体 之间结构和物理性能的错配。

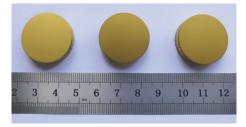
采用电弧离子镀技术制备CrN、TiN硬质薄膜,如图1(b)和图1(c)所示,在钛合金试件表面沉积CrN、TiN薄膜时,仔细清除试件基材表面的油污或其他污染物,漏出基材新鲜表面,合理控制氮气流量,在试



(a) DLC 涂层

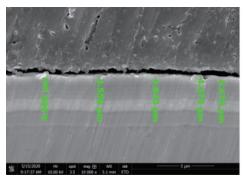


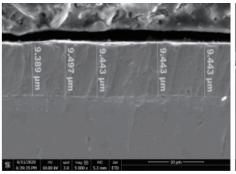
(b) CrN 涂层

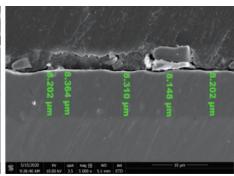


(c) TiN 涂层

图1 镀膜钛合金试件







(a) DLC $(4.79 \sim 4.64 \,\mu\,\text{m})$

(b) TiN (9.389 \sim 9.497 μ m)

(e) CrN (9.148 ~ 9.364 μ m)

图2 涂层厚度

表1 硬度对比表

序号	DLC涂层硬度/HV	CrN涂层硬度/HV	TiN涂层硬度/HV
1	2462	2150	2248
2	2646	2242	2454
3	2557	2336	2367

表2 结合力对比表

序号	DLC涂层高临 界载荷 <i>I</i> N	CrN涂层高临 界载荷 <i>I</i> N	TiN涂 层 高 临 界载荷 <i>I</i> N	失效描述
1	26.8	45.8	42.4	划痕中部划穿露出基体金属
2	25.9	42.2	44.4	划痕中部划穿露出基体金属

件表面均匀沉积CrN、TiN薄膜。

涂层性能测试

分别对钛合金试件表面涂覆的 DLC、CrN、TiN涂层进行硬度、厚 度及结合力的测试。

对镀膜后的随炉钛合金试件 进行硬度测试,测试结果如表1所 示。

对镀膜后的随炉钛合金试件进行切割、镶样、磨抛,经扫描电子显微镜观察,厚度截面照片如图2 所示。

对表面沉积3种涂层的钛合金 试件分别进行划痕试验,测得的结 合力如表2所示。

通过对表面沉积有DLC、CrN、

TiN涂层的钛合金试件进行硬度、厚度及结合力的测试表征,3种涂层均匀致密,与钛合金基材结合良好。 经涂层处理后的钛合金试件,可进 一步通过微动磨损试验来比较摩擦学性能。

耐磨涂层磨损试验

分别对表面涂覆DLC、CrN、TiN涂层的钛合金试件,开展不同载荷、温度和润滑条件的磨损性能测试。本文磨损性能的对比主要从磨损系数的差异进行分析,磨损系数定义为单位负荷作用下滑动单位距离所引起的体积磨损,考虑到磨损体积量测试数值较小,为便于表征,将磨损系数的定义为 $K \times 10^{-17} m^3/(N \cdot m)$ 。

载荷对磨损系数影响

针对TC4基体、DLC、CrN、TiN 涂层试件,统计载荷对磨损系数的影响如表3所示。

表3 载荷对磨损系数的影响

载荷/N	K(TC4基体)	K(DLC涂层)	K (CrN涂层)	K (TiN涂层)
5	518	1.855	23.8	26.6
7	1510	2.455	20	25.5
9	555	1.825	16.1	22.85
11	246	1.855	16.0	21.15
13	434	1.18	14.9	19.2
15	104	1.5	13.5	16.3
平均	561.16	1.78	17.38	21.93
注:磨	注:磨损系数定义为K×10 ⁻¹⁷ m³/(N·m)。			



磨损系数测试结果综合对比表 明:各类涂层磨损系数随载荷增大 而总体下降, TC4磨损系数最大, DLC磨损系数最小, CrN磨损系数 较小。各载荷下,磨损系数平均值 由大到小顺序为TC4、TiN、CrN、 DLC_{\circ}

温度对磨损系数的影响

针对TC4基体、DLC、CrN、TiN 涂层试件, 统计温度环境对磨损系 数的影响如表4所示。

磨损系数测试结果综合对比表 明:温度对磨损系数具有一定影响, 总体而言, 所有表面处理的磨损系 数均随温度升高而升高, DLC受影 响较小;各温度下, DLC的磨损系 数平均值较CrN、TiN的要小,受影 响最大的涂层是TiN, TC4基体的磨 损系数非常大。

润滑对磨损系数的影响

针对TC4基体、DLC、CrN、TiN 涂层试件,统计润滑条件对磨损系 数的影响如表5所示。

磨损测试结果综合对比表明: 润滑对磨损系数影响很大, 无润滑 条件下的磨损系数远大于有润滑条 件的磨损系数, 所有表面处理方式 对于润滑条件都很敏感, CrN 对润滑 条件的敏感程度最低, TiN对润滑条 件敏感程度最高。

通过综合对比不同载荷、温度 和润滑条件下3种钛合金试件表面涂 层的磨损性能, DLC和CrN涂层在 性能稳定性方面表现更优。

钛合金花键表面硬化涂层

本文研究的钛合金花键表面硬化涂 层技术主要是利用物理气相沉积方 法在花键表面沉积硬质涂层。物理 气相沉积技术是在真空中将金属、 合金或化合物进行蒸发、溅射或离 化, 使其在被涂覆的物体表面凝固 并沉积的方法, 镀膜过程不产生废 液和有毒有害气体, 是一种清洁、 绿色、无污染的表面强化技术。花 键的主要设计参数如表6所示。

涂层镀膜

结合钛合金试件的涂层性能 和磨损性能测试结果,基于钛合金 试件的镀膜经验对钛合金花键开展 DLC 和 CrN 涂层镀膜。

表 4 温度对磨损系数的影响

温度/℃	K(TC4基体)	K (DLC 涂层)	K (CrN涂层)	K (TiN涂层)		
25	_	1.24	3.37	1.61		
100	246	1.855	16.0	21.15		
平均	平均 — 1.03 6.46 7.59					
注:磨扰	注:磨损系数定义为 $K \times 10^{-17} \text{m}^3 / (\text{N} \cdot \text{m})_{\circ}$					

表5 润滑对磨损系数的影响

润滑条件	K(TC4基体)	K(DLC涂层)	K (CrN涂层)	K (TiN涂层)
无润滑	_	76.0	236	3250
油润滑	518	1.855	23.8	26.6
注:磨损系数定义为K×10 ⁻¹⁷ m³/(N·m)。				

表6 花键主要设计参数

序号	参数	设计值
1	压力角/。	30
2	模数/mm	1.5
3	齿数/个	34
4	分度圆直径/mm	51

首先,对花键接头的镀膜区进 行微喷砂, 去除钛合金表面的氧化 皮,露出基体;然后,对花键接头 进行超声清洗,除去花键接头表面 的油污及喷砂残留的微粒;第三, 用干燥的压缩空气吹干花键接头表 面残留的水分;第四,利用磁控 溅射复合离子源技术在最表层沉积 DLC层, 提高薄膜的耐磨性; 最后, 利用电弧离子镀技术驱动Cr靶材, 控制氮气流量,在钛合金花键接头 表面沉积CrN涂层。

根据上述方法,分别涂覆DLC 涂层花键接头和CrN涂层花键接头, 如图3(a)和图3(b)所示。

性能测试

分别对钛合金花键接头表面的 DLC涂层和CrN涂层进行硬度、厚 度及结合力的测试。

对随炉钛合金花键接头表面的 DLC涂层和CrN涂层进行硬度测试, 结果如表7所示。

对镀膜后的随炉钛合金花键接 头进行切割、镶样、磨抛,经扫描

表7 花键接头涂层硬度对比表

序号	DLC涂层硬度/HV	CrN涂层硬度/HV
1	2528	2145
2	2412	2288
3	2482	2213





(a) DLC 涂层花键接头

(b) CrN 涂层花键接头

图3 硬化涂层花键接头

表8 花键接头涂层结合力对比表

序号	DLC涂层高临界载荷/N	CrN涂层高临界载荷/N	失效描述
1	25.8	30.2	划痕中部划穿露出基体金属
2	26.7	32.2	划痕中部划穿露出基体金属
3	29.8	31.6	划痕中部划穿露出基体金属

电子显微镜观察,截面照片如图4所示。可见,涂层均匀致密,与钛合金基材结合良好。

对镀膜后的随炉钛合金花键接 头进行划痕试验,测得的结合力如 表8所示。

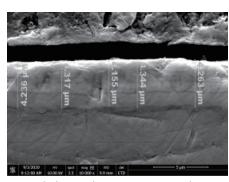
通过对钛合金花键接头镀膜后 的硬度、厚度、结合力的表征测试, 结果均满足要求,与钛合金试件涂 层的测试结果相当。

钛合金花键接头摩擦磨损 试验

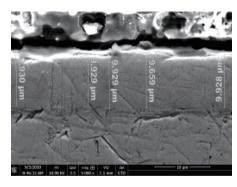
为验证钛合金花键接头表面耐磨涂 层的可靠性及有效性,分别对上述 两种涂层的钛合金花键接头进行了 摩擦磨损试验验证。



按图5所示加载方向,对扭矩 进行周期性加载,模拟直升机传动



(a) DLC (4.155 $\sim 4.344 \,\mu \,\mathrm{m}$)



(b) CrN (9.659 $\sim 9.930 \,\mu\,m$)

图 4 花键接头涂层厚度

系统动力传动花键轴实际工况(见表9),每一次加载为一主循环,包括加载、小循环以及卸载3个过程。加载过程时间为4s,达到一个扭矩值($T_{\rm M}$)。然后进行小循环试验,扭矩值波动加载,波动值为 $\pm 5\%T_{\rm M}$,

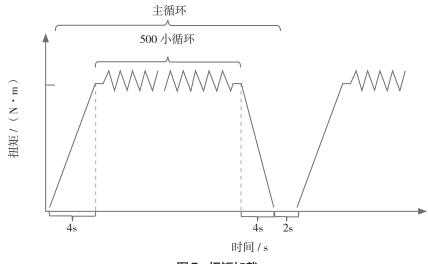


图5 扭矩加载

波动频率为3~5Hz, 小循环试验进 行500循环。完成小循环试验后,进 行4s扭矩卸载。完成一次主循环后, 隔2s开展下一次主循环加载,依次 类推,累积循环数达到表9要求或被 试件损坏时, 试验结束。

在每一次扭矩加载的主循环过 程中,对内花键施加往复滑动,滑动 位移为1~2mm, 滑动频率为0.1~ 0.2Hz, 试验过程中需进行花键表面 润滑。

试验结果及分析

按照表9要求开展磨损试验循 环, 频率为3Hz, 完成每个阶段后对 2种涂层花键接头进行检查,对循环 次数、花键接头质量和花键齿面情 况进行详细记录。试验累积完成600 万循环后, 花键齿面磨损情况良好, 未出现涂层剥落、起皮等异常现象 (见图6), 试验前、后的花键质量 如表10所示, DLC和CrN涂层花键



	扭矩(T _m) /(N·m)	累计主循环次数	
第一阶段	754	1000	
第二阶段	754	5000	
第三阶段	867.1	1000	
第四阶段	867.1	5000	
注:完成每个阶段后,进行分解检查。			







(b) CrN 镀膜花键接头

图6 花键接头磨损试验后齿面外观

接头的质量损失比分别为0.23%和 0.35%, 损失量极小, 试验前、后无 明显差异。结合试验前、后花键齿 面的磨损情况及质量损失情况分析 表明, DLC和CrN涂层可以满足钛合 金动力传动花键轴的使用工况要求。

结束语

本文提出的硬化涂层制备技术可以 满足钛合金花键表面的涂覆要求, 涂层性能稳定可靠。综合对比不同 工况条件下DLC、CrN、TiN的涂层 性能和磨损性能, DLC、CrN涂层在 性能稳定性方面表现更优, 通过花 键接头摩擦磨损试验验证, 该两种 涂层可用于钛合金传动花键轴的表 面硬化, 有利于提高钛合金花键的 抗磨损性能。

航空动力

(鲁雄,中国航发动研所,工程 师, 主要从事直升机传动系统结构 研究)

参考文献

- [1] 倪金刚.CFM56方程[M].北京: 航空工 业出版社,2007:1-29.
- [2] 耿浩然,丁宏升,张景德,等. 铸造钛、 轴承合金[M].北京:化学工业出版 社,2007: 3.
- [3] 谭援强,蒋理宽,姜胜强,等.渐开线花 键副微动摩擦接触分析[J].机械工程 学报,2018,54(7):123-130.
- [4] 陈元,朱如鹏,靳广虎.航空渐开线 花键副齿面摩擦功分析Ⅲ.机械传 动,2015,39(8): 119-121.
- [5] 张俊, 卞世元, 鲁庆, 等. 准静态工况下 渐开线直齿轮齿面磨损建模与分析[[]. 机械工程学报,2017,53(5):136-145.
- [6] 宫昱滨,鲁连涛,张远彬,等.空心轴过 盈配合结构循环微动磨损的仿真研究[]]. 机械工程学报,2017,53(6):123-130.
- [7] 陈佳慧.航空发动机钛合金花键管的 变形控制及抗磨性研究[D].大连:大连 理工大学, 2008.

表10 试验前后质量对比

疲劳试验阶段	DLC涂层试验件质量/g	CrN涂层试验件质量/g
试验前	396.939	395.937
第1阶段	396.589	395.723
第2阶段	396.541	395.469
第3阶段	396.357	395.136
第4阶段	396.027	394.569