doi: 10. 19306/j. cnki. 2095-8110. 2016. 03. 011

# 光纤传感环圈骨架热应力仿真计算与实验研究

杨纪刚,毕聪志,孙国飞

(北京自动化控制设备研究所,北京100074)

**摘 要**:针对光纤陀螺温度问题,重点分析光纤传感环圈骨架的热应力效应。首先通过 Ansys 仿 真计算,给出了铝合金、钛合金、碳纤维复合材料以及玻璃布板四种不同材料骨架随温度变化 的应力大小;然后设计实验,将光纤中的温度应力效应和光纤环骨架引起的热应力效应区分开, 通过应力分析仪测试,得出实际的热应力曲线,通过实验验证了仿真计算的准确性。在所测四 种材料中,碳纤维复合材料的热应力最小,在120℃的温度范围内,仅有220με,其次是钛合金 材料,铝合金产生的热应力则最大,在120℃范围内,达到6000με。根据仿真和实验结果相互 印证,碳纤维复合材料最适合制作光纤环圈骨架,而通过附加缓冲层的方式可以优化铝合金骨 架的温度性能。

关键词:光纤传感环圈;热应力;仿真分析;应力测试 中图分类号:V241.5 文献标志码:A 文章编号:2095-8110(2016)03-0065-09

# Thermal Stress Calculation and Experiment Investigation of Fiber Optical Sensor Coil Spool

YANG Ji-gang, BI Cong-zhi, SUN Guo-fei

(Beijing Institute of Automatic Control Equipment, Beijing 100074, China)

Abstract: Aiming at the temperature problem of fiber optical gyroscope, the thermal stress effect coming from fiber coil spool is analyzed. Firstly, by the Ansys computer simulation, the thermal stress values brought by four different spool materials are given; then, on the basis of the experiment design, the temperature stress effect and the thermal stress effect are distinguished in the fiber. Thereby the actual thermal stress curves are demonstrated by the stress measurement using the distributed temperature& strain analyzer. Furthermore, the precision of the computer simulation is proved. In all four measured materials, the thermal stress from carbon fiber composite is the smallest, it just is  $220\mu\varepsilon$  in the range of  $120^{\circ}$ C and the one from titanium alloy is the bigger, the one from aluminum alloy is the biggest with  $6000\mu\varepsilon$  in the range of  $120^{\circ}$ C. According to the results of simulation and practical operation, the carbon fiber composite is the best material that for making fiber optical sensor coil spool. But for aluminum alloy materials, its performance can be improved by added buffer material. **Key words**: Fiber optical sensor coil spool; Thermal stress; Computer simulation analysis; Stress measurement

0 引言

光纤陀螺(Fiber Optic Gyro, FOG)是一种基 于萨格奈克(Sagnac)效应的全固态角速率测量 仪,已发展成为惯性技术领域具有划时代特征的 新型主流仪表<sup>[1]</sup>,其原理、工艺及关键技术与传统的机电式仪表相比具有成本低、体积小、质量轻、寿命长、功耗低、启动快、动态范围大、力学环境适应性好、抗冲击和噪声能力强等优点<sup>[2]</sup>。基于这些优势,光纤陀螺在国防领域,如航天、

收稿日期: 2015 - 12 - 09;修订日期: 2016 - 01 - 20。

基金项目: 国防科工局基础研究项目 (JCKY2013204B004)

作者简介:杨纪刚(1988 -),男,硕士,工程师,主要从事高精度惯性器件方面的研究。 E-mail: 786327235@qq.com

航空、航海、导弹、坦克火炮控制、陆用定位定 向、雷达天线等控制方面备受青睐。光纤传感线 圈是光纤陀螺中的一个关键组件,其性能的稳定 性是保证光纤陀螺整体性能优异的关键因素之一。 光纤线圈在具体的应用中会受到由温度、机械张 力、振动和冲击等因素引起的环境干扰,当环境 干扰对两束反向传播的光信号影响不同时,会产 生附加相位漂移。由于 Sagnac 相位漂移定义的旋 转大小和方向相当小,这样由环境因素引起的附 加相位漂移,会妨碍 Sagnac 相位漂移的精确读数, 为提高光纤陀螺的精度,必须减小环境干扰对光 信号的影响。

目前,在环境干扰诸因素中温度产生的干扰 是影响光纤陀螺输出信号精度的一个最重要因素, 这种温度效应被称为 Shupe 效应<sup>[3]</sup>。目前在算法 上,已经研究出多种温度补偿方法来减小温度漂 移<sup>[47]</sup>,而在光纤环圈的骨架材料应用方面还需要 进一步探索。

在光纤陀螺中,温度对光纤环圈的影响可以 分为两个方面,其一为温度的直接作用,主要因 为光纤折射率、光波长对温度很敏感,导致环圈 内部的非互易性;其二为由温度诱导的应力作用, 可以称为温度二阶效应,它是由于构成光纤环圈 各材料之间的热膨胀系数不匹配导致的热应力。 光纤环圈主要包含了环圈骨架、保偏光纤和固化 胶三个部分,其中环圈骨架一般为金属材料,例 如铝合金、钛合金等,也可以用复合材料;保偏 光纤的结构较为复杂,一般可以简化为三个部分, 最内层为石英材料,中间层为弹性较高的丙烯酸 酯材料,最外层为模量较高的丙烯酸酯材料;固 化胶则可以根据不同的工艺要求和应用环境选择 不同的性能参数组合。很明显,这三个部分的热 参数不可能完全一致,因此光纤环圈内部不可避 免地存在热应力。近年来,关于环圈热应力的研 究已经成为光纤陀螺领域内的热点之一<sup>[8]</sup>,但是 主要集中在固化胶方面的研究。国内外相关的研 究内容报道较少, 专利 EP0694760A1 中提及了 NORLAND65 固化胶粘剂以及它的改性应用<sup>[9]</sup>,这 种改性的固化胶粘剂对陀螺温度性能和振动性能 的提高效果非常显著,强调了固化胶粘剂全温模 量稳定的重要性。北京航空航天大学发表了《封 装光纤线圈的胶粘剂对光纤产生的热应力影 响》<sup>[10]</sup>、《固胶对保偏光纤环的影响》<sup>[11]</sup>两篇文章, 前者论述了胶粘剂对光纤的影响,包括热膨胀系 数、泊松比、杨氏模量产生的各向异性应力作用, 以及在温度变化环境下的热形变影响和控制方法; 后者主要强调了固胶工艺和固胶方式的重要性, 尤其是在温度变化时对光纤环的影响更为明显。 然而,针对环圈骨架热应力的分析和测试至今却 未见报道,但其重要程度并不亚于固化胶。本文 针对不同的光纤环圈骨架材料进行分析,研究热 应力对光纤的影响,同时采用应力分析仪进行实 验验证,给出定量结果。

# 1 骨架引起的光纤环圈热应力分析及仿真

# 1.1 应力效应分析

光纤陀螺的 Shupe 效应描述了温度不对称产生的相位误差,同样,当环圈内部保偏光纤受到应力作用时,光纤折射率也会随之发生改变,从而引发应力型 Shupe 效应相位误差,该误差可以表述为式 (1)

L

$$\Delta \Phi_{s}(t) = \beta_{0} \frac{\partial n}{\partial S_{0}} \left[ \Delta S(z, t - \frac{z}{c}) - \Delta S(L - z, t - \frac{z}{c}) dz \right]$$
(1)

式中, *n* 为光纤的有效折射率约为 1.46,  $\beta_0$  为 光在真空中的传输常数,  $\frac{\partial n}{\partial S}$  为石英的折射率应力系 数, *L* 是光纤的长度, *c* 为光在真空中的传输速率。 由式 (1) 可知, 任何在光纤上产生的应力都会对 陀螺的相位误差产生影响, 局部的应力不对称性 越大, 产生的相位误差越大, 而环圈骨架的热膨 胀就是光纤内部应力的主要来源之一。

在光纤传感环圈制作过程中,为了保证环圈 能够具有足够的结构强度,骨架一般采用金属材 料,铝合金是最为常用的骨架材料,在要求更为 严格的条件下也会选用钛合金材料。如今,随着 制备技术的进步,复合材料具备结构强度高和质 量轻的双重优势,因此复合材料也将逐步在光纤 陀螺领域内得到应用。室温条件下,通过一定的 张力将保偏光纤以四极对称的缠绕方法密排在光 纤环圈骨架上,骨架和光纤紧密接触,如图1所 示。如果保持环境温度稳定,骨架和光纤之间能 够保持稳定接触,光纤内部的应力状态也呈现稳 定分布,然而,在实际应用过程中,光纤环圈的 使用环境往往要跨越很宽的温度范围(一般为 -40℃~80℃),骨架和光纤随着温度变化发生热 胀冷缩,在圆柱形结构体的限制下,这种热形变 受到位移约束,在骨架和光纤的接触界面上产生 热应力,最终被保偏光纤感知,反映于内部传输 光信号的变化。



图 1 光纤传感环圈横截面示意图 Fig. 1 The schematic diagram of fiber optical sensor coil cross section

图 2 所示为光纤环圈内部在缠绕张力和热应力 作用下,光纤的受力分析图。当光纤缠绕于环圈 骨架上时,由纯弯曲引起的内应力为 *F*<sub>r</sub> = *Er*/*R*, 其中,*E* 为光纤的弹性模量,*r* 为光纤的半径,*R* 为



Fig. 2 The force analysis in the fiber optical sensor coil

光纤环圈的半径,这种弯曲应力的方向为光纤轴 向。同时在光纤轴向存在缠绕必需的张力 $F_{L1}$ 和  $F_{L2}$ ,一般为5~20g,此张力将产生一个作用于光 纤骨架的压力 $F_c$ ,沿着环圈骨架的径向将光纤紧 密束缚在骨架表面,此时,光纤内部的轴向应力 为 $F_{L1} + F_r$ ,因弯曲应力远小于缠绕张力,光纤的 轴向应力主要由缠绕张力主导,因此最大程度减 小缠绕张力有助于减小光纤内部的轴向应力。另 一方面,在温度变化条件下,光纤环圈骨架高温 膨胀,低温收缩,如图2中骨架周围的四个箭头所 示,环圈的直径发生变化,施加在光纤上的径向 力 $F_r$ 可分解为轴向应力 $F_n$ 和 $F_n$ ,如此改变光纤 内部的应力分布,尤其是高温环境下,热应力的 影响将尤为严重。

# 1.2 骨架引起的热应力仿真分析

基于上述应力分析,应用 Ansys 分析软件对骨架引起的热应力进行仿真计算。由于环圈是轴对称系统,因此可以简化 Ansys 的结构模型为横截面结构,如图 3 所示,图中将光纤部分简化为一层光纤,便于直接分析。



图 3 用于 Ansys 计算的光纤环圈横截面结构图及 典型计算结果



采用 Coupled Field 的热单元 Vector Quad13, 并且均匀划分网格进行计算。为了考察不同材料 产生热应力的差别,骨架材料分别设置为铝合金、 钛合金、碳纤维复合材料以及玻璃布板,热应力 计算模型所需参数如表1所示,同时给出了光纤及 缓冲层的材料属性。

表1 仿真计算参数表 Tab. 1 Table of parameters of simulation

材料	热膨胀系数	导热系数/ [W/(m・K)]	模量/GPa	泊松比
铝合金	25×10 <sup>-5</sup>	180	70	0.31
钛合金	9. 5×10 <sup>-6</sup>	12.5	120	0.38
碳纤维	$-5 \times 10^{-7}$	25	20	0.31
玻璃布板	5×10 <sup>-5</sup>	0.5	5	0.4
缓冲层	$1 \times 10^{-4}$	0.3	5×10 <sup>-3</sup>	0.35
光纤	7×10 <sup>-5</sup>	0.21	1.6	0.4

根据图3计算结果可知,在骨架与光纤的接触 面内产生的热应力较大,尤其是靠近环圈轴向边 沿附近,产生的局部应力最大。因为在后续的实 验验证中使用整层的光纤进行应力测试,需要对 整层光纤进行应力平均,因此在计算结果中只计 入主要部分的应力值。鉴于光纤陀螺产品的应用 环境, 仿真计算的温度范围为-40℃~80℃, 每间



隔20℃进行一次计算,设置热应力计算的参考温 度为20℃。

比较铝合金和钛合金的计算结果, 钛合金的 模量明显大于铝合金,并且导热系数很小,膨胀 系数也较小,图4所示的两种金属材料在不同温度 下的应力曲线的共同点为:应力大小随着温度升 高而增大,并不呈线性变化,应力在 20℃以下为 负值,在此温度以上为正值,这是因为热应力设 置了20℃为参考点,也就是说20℃是零应力点; 二者不同之处在于铝合金的高温热应力的值更大, 约为钛合金的 1.5 倍, 就 80℃ 而言, 铝合金产生 热应力为 7.5×10<sup>7</sup>Pa, 而钛合金为 5×10<sup>7</sup>Pa。如果 仅考虑热应力因素,在光纤环圈制作中应该选用 钛合金骨架,然而在实际产品中,钛合金的密度 较大,在相同尺寸下,钛合金的质量要远远大于 铝合金的质量,因此如果同时考虑质量因素,则 必需在钛合金与铝合金之间进行权衡取舍。





图 4 铝骨架和钛骨架的热应力计算结果 Fig. 4 The simulation result of aluminum alloy and titanium alloy spools

铝合金与钛合金是较传统的结构材料,在航 空航天领域,高性能的复合材料正在逐步推广应 用,例如碳纤维复合材料,尤其是在国外的相关 产品中,应用比重全面超越了传统金属材料,因 此,在仿真计算中同时计算了碳纤维复合材料和 玻璃布板材料,玻璃布板是一种与光纤外涂覆层 性能比较接近的复合材料。如图5所示,在两种材 料的计算结果中应力的正负值分界点同样是 20℃, 但是对于碳纤维复合材料, 它产生的热应力在 20℃以下是正值,在20℃以上是负值,这可以归 因于碳纤维复合材料负的热膨胀系数,并且整体 的应力值比传统的金属材料小1个数量级,由此可 见碳纤维复合材料更适合用于光纤环圈骨架。但 是,目前制约这种材料应用的最大问题是机械加 工精度,由于国内碳纤维复合材料的制备工艺还 不够成熟,对于尺寸要求较高的应用领域,无法 完全保证精度要求、即便在某些要求不高的应用 领域,较高的材料成本也制约着其应用。对于另 外一种复合材料——玻璃布板,仿真计算结果显示,它与光纤接触产生的热应力比传统的金属还

要大,不适合在高精度光纤线圈中使用,但其材 料成本低廉,可以在某些民用市场得到应用。



图 5 两种复合材料热应力计算结果



上述四种材料的计算结果表明,碳纤维复合 材料热膨胀对光纤产生的热应力优于钛合金,钛 合金优于铝合金,铝合金则要优于玻璃布板,并 且碳纤维复合材料更适合在高温环境中应用。但 是,其他材料可以通过采用附加缓冲层材料的方 法减小热应力影响,图6所示为在铝合金骨架上被 覆缓冲材料后的计算结果。附加缓冲材料后整体 的应力水平降低1.5个数量级,但这种方式同时会 带来其他问题,例如骨架和缓冲材料界面的稳定 性,以及缓冲材料的加工精度等,需要慎重采用。







# 2 骨架热膨胀产生的光纤环圈应力测试实验

在光纤环圈的分布式检测中,目前最为有效 的检测仪器是应力分析仪,下面通过特定的实验 设计,进行光纤环圈骨架引起的热应力的检测实 验,并与上述仿真计算结果进行比较。

#### 2.1 热应力测试设备

光纤应力分析仪是一种布里渊光时域反射计 (BOTDR),其测量基于光纤中的受激布里渊散射 (Stimulated Brillouin Scattering, SBS) 效应。受激 布里渊散射是一种非线性效应,在介质中传输的 泵浦光会由于电致伸缩作用使介质密度产生周期 性变化,形成一个以声速  $\nu_0$  移动的光栅,传输光 在其上的散射即为 SBS。SBS 产生的散射光与入射 光之间存在一个多普勒频移 (即布里渊频移) $\nu_{B}$  =  $\frac{\lambda}{\lambda}$ ,其中, n 为光纤折射率,  $\lambda$  为入射光波长。 对于 1550nm 波长的入射光,布里渊频移大致在 10 ~11GHz的范围内。光纤是一种很好的布里渊散射 介质,光纤中的布里渊频移与光纤的温度和应变 有关。在温度稳定条件下,  $\nu_{B}$  与应变  $\varepsilon$  的关系为  $\nu_{B}$  $= A \cdot \varepsilon + B$ , A 为布里渊频移的应变系数, A = 0.05MHz/ $\mu \varepsilon$ ,  $\varepsilon$  为光纤应变量, 定义为  $\varepsilon = \Delta L/L$ . L为光纤长度,  $\Delta L$  为光纤长度变化量, B 为光纤无 应变时在一定温度下的频移常量。因此,可以通 过测量这一频移量来实现对光纤应力的测量。实 验中使用的 Ditest STA202 应力分析仪就是基于此 方式,由瑞士 Omnisens 公司生产,结合 SBS 检测 技术和 OTDR 测量技术,以实现对光纤应力的分布 式检测。STA202 的主要性能指标如表 2 所示。

表 2 STA202 的主要性能指标

#### Tab. 2 The main performance data of STA202

参数	技术指标
测量长度范围/km	30
脉冲宽度/ns	5
空间分辨率/m	0.5
采样分辨率/m	0.1
应变分辨率/με	2
应变精度/με	20
应变测试范围/%	-1.5~1.5

### 2.2 热应力测试实验设计

由应力分析仪的工作原理可知,在测试光纤 所受应力时,仪器本身无法将温度和热应力区分 开来,在温度实验中,应力分析仪给出的测试曲 线包含了温度和其他材料对光纤的热应力信息, 无法从中准确读出热应力的影响值,因此只能通 过实验设计来实现两种效应的分离。

图 7 所示为应力测试示意图。首先将一定长度 的光纤按照固定的拉力缠绕于环圈骨架上,在骨 架上密排一整层光纤,在光纤的两个自由端预留 3~5m 光纤,然后分别接入应力分析仪的测试端 口。针对环圈骨架热应力测试,将缠绕完成的骨 架和自由光纤同时放入温箱,应力分析仪放于温 箱外,保持稳定工作。在此试验中,仅使用一层 光纤进行应力测量,原因之一是排除多层光纤之 间的相互影响,原因之二是消除固化胶的影响, 使测试结果更加简单,能够明确光纤的热应力仅 来自于环圈骨架。

对于非受力光纤,可定义室温下的光纤应力 为 $\varepsilon_0$ ,即所用光纤本征的内部应力,温度发生变 化时,光纤内部应力为 $\varepsilon_0 + \varepsilon_T$ , $\varepsilon_T$ 为温度产生的 应力,由于 $\varepsilon_0$ 对于温度而言是恒定的,因此可以 通过比较不同温度下 $\varepsilon_T$ 的数值,确定温度对光纤 应力的影响大小。而对于缠绕在骨架上的受力光 纤,室温下的内部应力为 $\varepsilon_0 + \varepsilon_L$ , $\varepsilon_0$ 同样为这根



Fig. 7 The schematic diagram of stress measurement

光纤本征的内部应力,与自由光纤相同, $\varepsilon_L$ 为缠绕 拉力作用产生的应力,此值也基本固定不变,温 度效应产生的应力为 $\varepsilon_r$ ,此外还需附加骨架的热 应力 $\varepsilon_s$ , $\varepsilon_s$ 也随着温度发生变化,总的光纤内部 应力为 $\varepsilon_0$ + $\varepsilon_r$ + $\varepsilon_L$ + $\varepsilon_s$ ,通过自由光纤确定温度 影响的量值之后,就可以判定骨架热应力对光纤 的影响了。

#### 2.3 热应力测试实验结果

图 8 (a)、图 8 (b) 给出了具有代表性的钛骨 架和铝骨架的应力分析仪测试曲线。曲线基本呈现方 波形状,方波的顶端为受力光纤的应力,方波的底端 为自由光纤的应力、受力光纤的应力值明显大于自由 光纤的应力,由于缠绕在骨架上的光纤较长,而自由 光纤只有几米,因此受力光纤的应力曲线远长于自由 光纤的应力曲线。自由光纤随着温度升高,应力值变 大,体现了温度的应力变化效应,而受力光纤由于同 时受到了骨架的热应力,应力随温度变化的幅值更 大,尤其是在高温80℃,热应力效应更加明显,在低 温部分,自由光纤和受力光纤之间的应力差值随温度 降低逐渐变小,这是由于光纤环圈的冷收缩导致了骨 架的向内形变,从而减弱了光纤内部的缠绕拉力效 应,也间接体现了骨架热应力的作用。在两个图中, 铝骨架的应力曲线更加典型,在铝骨架上缠绕的光纤 温度达到-20℃以下时,骨架的形变将光纤内部的缠 绕拉力完全释放,受力光纤变成了自由光纤,与之前 的自由光纤测试的应力完全一致, 而钛骨架则不然, 仍然有很大的缠绕拉力引起的应力效应,可见铝骨架 的热形变要远大于钛骨架。

由于碳纤维复合材料具有负的热膨胀系数, 因此测出的应力曲线不同于金属骨架曲线,如图 8 (c)所示,光纤环圈骨架热应力随温度的变化规 律正好相反,温度降低,热应力效应显著。此外, 受力光纤的应力并不均匀,在 20~30m 处的应力波 动很大,这是由于环圈骨架的几何尺寸的平整度 较差导致的,由此也验证了上面所述的碳纤维复 合材料难于机械加工的问题。如图8(d)所示, 玻璃布板的热应力随着温度升高变化更加剧烈, 其规律与铝合金骨架相似,存在着高低温热应力 波动较大的问题。





为了更加清晰地给出骨架热应力变化趋势, 与仿真计算结果进行比较,按照上面提出的辨别 方法对测试曲线进行处理。首先,将每个温度点 测试的曲线分段求平均值,即受力光纤段和自由 光纤段分别求平均,由自由光纤的应力测试结果 给出温度的应力曲线关系,如图9所示,温度对光 纤应力的贡献基本呈线性;然后将受力光纤每个 温度点的应力平均值与 20℃的应力平均值进行相 减,再减去两个温度点之间温度引起的应力变化 量,并以 20℃为参考点,最终得到骨架热应力随 温度的变化关系,可由 $\varepsilon_{si} = \varepsilon_i - \varepsilon_{20} - (\varepsilon_{Ti} - \varepsilon_{T20})$ 表示。



图 10 给出了四种环圈骨架材料的热应力曲线 以及一个附加缓冲层的铝骨架热应力曲线。分别 将每种材料骨架的热应力测试曲线与仿真计算曲 线进行对比, 五对曲线的温度变化规律基本一致, 且都是以20℃作为正负应力的分界点。当然,仿 真计算和实际测试的结果还存在一定的差异: 首 先, 仿真计算采用的热参数只是通过材料手册查 询得到的,与实际测试材料的参数存在一定误差; 其次,实际的应力测试曲线会因为测试仪器的精 度问题和温控误差导致测试结果的偏差,而且实 际实验中光纤环圈缠绕的一致性的波动也会稍有 影响。即便如此,应力测试结果很好地验证了仿 真计算,具有很高的参考价值,对于四种骨架材 料而言,铝合金骨架的热应力最大,在120℃温度 范围内引起光纤产生大约 6000με 的变化,其次为 玻璃布板材料, 钛合金和碳纤维材料产生的热应 力优于上述两种材料,碳纤维材料在120℃温度范 围内仅引起光纤产生 220με,更适合于作为环圈的 骨架材料,而对于热应力较高的材料,可以通过



(b) The thermal stress curve of aluminum alloy spool

采用附加缓冲层的方式适当减小骨架热膨胀对光 纤应力的影响。



(c) The thermal stress curve of carbon fiber composite spool



# 3 结论

本文对光纤传感环圈骨架热膨胀引起的光纤 应力进行了定量分析,通过仿真计算得到了四种 不同材料热膨胀引起的光纤应力变化曲线,并且 采用了应力分析仪的测试手段,在实验设计的基 础上,将光纤中的温度效应和骨架热膨胀引起的 应力效应区分开,从而对分析结果进行了验证, 理论分析与实验结果吻合很好。最终的结果表明: 相对于铝合金和玻璃布板材料而言, 钛合金和碳 纤维复合材料是制作光纤传感环圈骨架较为理想 的材料, 尤其是碳纤维复合材料, 由于其特殊的 热膨胀特性,对光纤产生的热应力最小,最高仅 有 200με, 且更加稳定, 在陀螺的工作范围内仅有 220με 的变化, 然而在实际应用中却存在机械加工 精度不高的问题:因此这四种骨架材料中最优选 择为钛合金,其对光纤产生的热应力最高为 500με,但需要考虑它的质量问题。另一方面,虽 然铝合金骨架引起的光纤热应力较大,却可以通 过附加缓冲层的方式进行优化,从实验结果看, 铝合金骨架增加缓冲层后,光纤应力减小到近 1/20。目前并没有非常完美的骨架材料,在陀螺研 制过程中需要从具体的产品应用环境出发,选择 有针对性的骨架材料,从而提高光纤陀螺的温度 性能。在实验过程中,对于不同缓冲材料的效果 与其对光纤环性能的影响,尚未做进一步的研究, 在接下来的工作中,需要通过实验进行深入探索。

#### 参考文献

- [1] 王巍.惯性技术研究现状及发展趋势[J].自动化学报,
   2013,39(6):723-729.
- [2] Lefever H C. The fiber-optic gyroscope [M]. Norwood: Artech House INC, 1993.
- [3] Shupe D M. Thermally induced nonreciprocity in the fiber-optic interferometer[J]. Applied Optics, 1980, 19 (5): 654-655.
- [4] 张伟,蔡迎波,魏学通.光纤陀螺温度场分析及结构优化 设计[J].国防科技大学学报,2013,35 (2):169-172.
- [5] 刘先杰,严育才.光纤陀螺仪的零偏分析与补偿[J].机械 与电子,2013 (1):19-22.
- [6] 金靖,张忠钢,王铮,等.基于 RBF 神经网络的数字闭环 光纤陀螺温度误差补偿[J].光学精密工程,2008,16
   (2):235-240.
- [7] 李颖,陈兴林,宋申民.小波神经网络用于光纤陀螺漂移误差辨识[J].光学精密工程,2007,15 (5):773-778.
- [8] 丁振扬,姚晓天,刘铁根,等.采用分布式偏振串扰检测 保偏光纤环质量的研究[J].光电子激光,2010,21 (3): 430-434.
- [9] Cordova A, Bilinski D J, Fersht S N. Sensor coil for fiber gyroscope[P]. EP 0694761 A1, 1996.
- [10] 杨学围,杜新政,林恒,等.封装光纤线圈的胶粘剂对光 纤产生的热应力影响[J].中国惯性技术学报,2003,11
   (6):94-97.
- [11] 孟照魁,邵洪峰,徐宏杰,等.固胶对保偏光纤环的影响[J].北京航空航天大学学报,2006,32(8):958-961.