# 一种民航发动机滚动轴承故障预警方法\*

刘勇<sup>1</sup>,王朝<sup>2</sup>,周平<sup>3</sup>

(1. 中国民航大学 航空工程学院,天津 300300;2. 中国商飞北京民用飞机技术研究中心,北京 102211;3. 成都航利(集团)实业有限公司,四川成都 640041)

摘 要:为了提前感知滚动轴承故障,避免民用航空发动机非计划维护带来的损失,提出了一种故障预警方法。对轴承振动信号进行特征工程,提取其时域和频域特征,引入梯度提升决策树(Gradient boosting decision tree, GBDT)算法,量化了特征重要度;在特征相关性分析的基础上,利用核主成分分析(Kernel principal component analysis, KPCA)方法实现特征融合与主元提取,再次结合GBDT构建了故障预警模型,使用交叉验证法实现了模型泛化能力评估。结果表明:KPCA+GBDT模型的泛化性能显著,模型的F<sub>1</sub>分数高达0.991,对应的受试者工作特性(Receiver operating characteristic, ROC)曲线下面积的值为0.998,体现出该方法用于支撑航空发动机健康管理与维护决策工作的工程应用价值。

关键词:航空发动机;滚动轴承;故障预警;核主成分分析;梯度提升决策树 中图分类号: V232 文献标识码:A 文章编号:1001-4055(2022)02-200284-10 DOI: 10.13675/j.cnki. tjjs. 200284

# An Early Warning Method for Rolling Bearing Fault of Civil Aero-Engine

LIU Yong<sup>1</sup>, WANG Chao<sup>2</sup>, ZHOU Ping<sup>3</sup>

College of Aeronautical Engineering, Civil Aviation University of China, Tianjin 300300, China;
 Beijing Aeronautical Science and Technology Research Institute of COMAC, Beijing 102211, China;

3. Chengdu Holy Industry & Commerce Corp. Ltd (Group), Chengdu 640041, China)

**Abstract**: In order to detect the rolling bearing fault in advance and avoid the loss caused by unscheduled maintenance of civil aero–engine, a fault early warning method is proposed in the present work. Feature engineering is applied to bearing vibration signals, and its time and frequency domain features are extracted. The gradient boosting decision tree (GBDT) algorithm is adopted to quantify the feature importance. On the basis of feature correlation analysis, the kernel principal component analysis (KPCA) method is used to achieve feature fusion and principal component extraction. Combining with GBDT algorithm again, the fault early warning model is established. The cross–validation method is used to evaluate the generalization ability of the proposed model. The results show that the generalization performance of the KPCA+GBDT model is significant. The  $F_1$  score of the model is as high as 0.991, and the area under the receiver operating characteristic (ROC) curve, area under curve is 0.998, which means this model can be used to support the health management and maintenance decision–making work of civil aero–engine.

Key words: Aero-engine; Rolling bearing; Fault early warning; Kernel principal component analysis; Gradient boosting decision tree

<sup>\*</sup> 收稿日期: 2020-05-03; 修订日期: 2020-08-17。

基金项目:中国民航大学科研启动基金项目(2020KYQD76)。

通讯作者:刘 勇,博士,讲师,研究领域为航空发动机结构强度及可靠性。

引用格式: 刘 勇,王 朝,周 平.一种民航发动机滚动轴承故障预警方法[J]. 推进技术, 2022, 43(2):200284. (LIU Yong, WANG Chao, ZHOU Ping. An Early Warning Method for Rolling Bearing Fault of Civil Aero-Engine [J]. *Journal of Propulsion Technology*, 2022, 43(2):200284.)

### 1 引 言

航空发动机是一种复杂的旋转机械,现代民用 航空发动机为满足高推重比的需求,往往采用高涵 道比双转子结构布局,滚动轴承是其中的关键部件, 在运行中起到负载支撑和动力传输的作用<sup>[1]</sup>,然而由 于制造工艺、装配误差<sup>[2]</sup>、结构耦合振动致使轴承产 生磨损、脱落、裂纹等失效形式,进而出现振动异常 乃至抱死现象,严重威胁到了航空发动机的可靠性 和结构完整性。

对航空器设备进行维护,传统的方式有两种:一 是等到有明显的故障特征出现后再维修,这种方式 会导致非计划停机,经济损失较大,设备故障危险性 增加;二是以固定的计划周期进行维护,但维修所需 的人力成本和时间成本更高<sup>[3]</sup>。早期轴承的弱故障 成因复杂且难以检测,对轴承进行状态监测,实现提 前故障预警具有重要意义。

基于轴承振动信号进行故障诊断工作,特征工 程是最为关键的一步[4-5],如何提取轴承从早期正常 状态到严重故障期间的强噪声、非线性、非平稳信号 特性,降低特征冗余,实现有效信息融合是一大难 点[6-9]。为充分挖掘轴承振动信号的非线性特征,可 采用核主成分分析(Kernel principal component analysis, KPCA) 算法<sup>[10-11]</sup>, 它是主成分分析 (Principal component analysis, PCA)算法的改进,通过引入非线 性映射函数,将低维空间数据映射至高维,从而提高 特征表达能力[12-13]。在模型构建方面,近些年深度 学习算法的强势崛起再一次推动了人工智能技术的 浪潮,卷积神经网络(Convolutional neural network, CNN)、长 - 短期记忆(Long-short term memory, LSTM)神经网络等神经网络结构横空出世,体现出 强大的非线性拟合能力[14-15],深度神经网络虽然不 需要高昂的特征工程成本,便能够自动提取特 征[16-18],但是,如果其网络结构设计、超参数调节不 当,会出现优化结果震荡、过拟合、梯度消失、梯度爆 炸等现象[19],对工程技术人员的经验要求更高,同 时,采用神经网络解决问题还需要海量数据和强大 算力的支撑,相比之下,以梯度提升决策树(Gradient boosting decision tree, GBDT)为代表的集成学习算 法,通过构建并结合多个基学习器来完成学习任务, 常常能够获得比单一学习器显著优越的泛化性 能<sup>[20-21]</sup>,相对于深度神经网络来讲,摆脱了对大量样 本的需求和强大算力的依赖。

综上所述,航空发动机轴承寿命与具体工况密

切相关,可以用传感器将轴承振动信号采集,上传 至数据平台,通过分析多工况历史数据,建立合适 的机器学习模型,对轴承在未来一段工作时间内是 否出现故障进行提前预警,并为维修人员提前进行 维护提供参考,减少因航空发动机非计划停机而带 来的损失,同时可避免因轴承故障而造成的灾难性 后果。

#### 2 方 法

#### 2.1 轴承振动信号特征工程

算法具有一定的通用性,但无法在未经处理的 数据集上发挥作用,能否从原始数据集中提取有效 特征,决定了机器学习模型的上限,这些特征可以更 好地向算法模型描述数据的潜在问题,以提高模型 对未见数据的准确性。

(1) 时域特征提取

时域特征是衡量轴承振动信号的重要特征,分 为有量纲时域特征和无量纲时域特征两种。有量纲 时域特征是最为常用的,具有直观的统计学及物理 含义。设轴承振动幅值时间序列为 $\{s_1, s_2, ..., s_t\}(t = 1, 2, ..., T)$ ,所要提取的有量纲时域特征包括:均值  $x_{\mu}$ ,方差 $x_{\sigma}$ ,均方根 $x_{ms}$ ,峭度 $x_{kur}$ ,偏度 $x_{sk}$ ,最大值 $x_{max}$ , 最小值 $x_{min}$ ,极差 $x_{pip}$ ,绝对平均值 $x_{abs}$ ,方根幅值 $x_t$ 。各 个有量纲时域特征的计算方法如表1所示。

Feature	Definition and representation
Mean	$x_{\mu} = \frac{1}{T} \sum_{t=1}^{T} s_t$
Variance	$x_{\sigma} = \sum_{t=1}^{T} \left( s_t - x_{\mu} \right)^2$
Root mean square	$x_{\rm rms} = \sqrt{\frac{1}{T} \sum_{t=1}^{T} s_t^2}$
Kurtosis	$x_{\text{kurt}} = \left[\frac{1}{T}\sum_{t=1}^{T} \left(s_t - x_{\mu}\right)^4\right] / x_{\sigma}^4$
Skewness	$x_{\rm sk} = \left[ \frac{1}{T} \sum_{t=1}^{T} \left( \left  s_t \right  - \overline{x} \right)^3 \right] / x_{\sigma}^3$
Maximum value	$x_{\max} = \max\left(s_{t}\right)$
Minimum value	$x_{\min} = \min(s_t)$
Range	$x_{\rm ptp} = x_{\rm max} - x_{\rm min}$
Absolute mean	$x_{\rm abs} = \frac{1}{T} \sum_{t=1}^{T} \left  s_t \right $
Root mean square amplitude	$x_t = \left(\frac{1}{T} \sum_{i=1}^{T} \sqrt{\left s_i\right }\right)^2$

 Table 1
 Dimensional time domain features

200284-2

某些有量纲特征对故障早期的振动、冲击具有 良好的敏感性,但随着故障的发生,敏感度会逐渐降低,特征稳定性较差;相反的,某些无量纲特征对轴 承的转速、载荷等工况变化影响较小,特征稳定性较 强,更适合实际的应用场景,无量纲特征是有量纲特 征的衍生,因此常常将两类特征同时使用,需要提取 的无量纲时域特征包括:峰值因子 x<sub>c\_f</sub>,脉冲因子 x<sub>lp\_f</sub>,偏度因子 x<sub>P\_f</sub>,峭度因子 x<sub>K\_f</sub>,裕度因子 x<sub>c\_f</sub>,波形 因子 x<sub>s\_f</sub>。各无量纲时域特征的计算方法如表 2 所示。

lable 2 Nondimensional time domain featur
---

Feature	Definition and representation
Crest factor	$x_{\rm C_f} = x_{\rm max} / x_{\rm rms}$
Impulse factor	$x_{\rm Ip_f} = x_{\rm max} / \overline{x}_{\rm abs}$
Skewness factor	$x_{\rm P_f} = x_{\rm sk} / x_{\rm rms}^3$
Kurtosis factor	$x_{\rm K_f} = x_{\rm kurt} / x_{\rm rms}^4$
Clearance factor	$x_{\rm C1_f} = x_{\rm max} / x_t$
Waveform factor	$x_{\rm S_f} = x_{\rm rms} / \overline{x}_{\rm abs}$

(2) 频域特征提取

除了对时域信号进行统计分析外,还可以采用快速 傅里叶变换(Fast Fourier transform,FFT),将时域信号转 换至频域,通过描述 FFT 谱中主频带位置变化、谱能量 分布的分散程度来反映不同的故障模式。设经过快速 傅里叶变换后,FFT 谱在不同频率 { $f_1, f_2, ..., f_n$ }(n = 1, 2, ..., N)下,对应振动幅值为 { $p_1, p_2, ..., p_n$ }(n = 1, 2, ..., N),所要提取的频域特征包括:重心频率 $f_{rec}$ ,均 方频率 $f_{resc}$ ,均方根频率 $f_{remse}$ ,频率方差 $f_{vec}$ ,频率标准差  $f_{RVFO}$  各个频域特征的计算方法如表3所示。

Table 3	Frequency	domain	features
---------	-----------	--------	----------

Feature	Definition and representation
Center of gravity frequency	$f_{_{\rm FC}} = (\sum_{n=1}^{N} f_n p_n) / \sum_{n=1}^{N} p_n$
Mean square frequency	$f_{\text{MSF}} = (\sum_{n=1}^{N} f_n^2 p_n) / \sum_{n=1}^{N} p_n$
Root mean square frequency	$f_{\rm RMSF} = \sqrt{f_{\rm MSF}}$
Variance of frequency	$f_{\rm VF} = \left[\sum_{n=1}^{N} (f_n - f_{\rm FC})^2 p_n\right] / \sum_{n=1}^{N} p_n$
Standard deviation of frequency	$f_{\rm RVF} = \sqrt{f_{\rm VF}}$

## 2.2 KPCA特征融合方法

特征工程所得的高维特征容易出现特征之间的 线性相关,为了降低特征信息冗余,提高特征区分度, 在构建模型前可尝试对数据进行降维。对非线性程 度较高的特征进行主元提取,KPCA方法是一种更好 的选择,它是对PCA方法的推广,引入核函数非线性 映射,将原始特征映射至高维空间F,由低维线性不可 分转换为高维线性可分,随后采用PCA方法进行线性 降维。因此,KPCA方法能够有效保留原始数据特征, 并能够抽取原始特征中蕴含的非线性关系,具体过程 如下:

假设存在 M 个样本的数据集 { $x_1, x_2, ..., x_i$ }(i = 1, 2, ..., M),  $x_i \in R^N$  且样本维度为N, 对高维空间数据进行标准化, 使其满足

$$\frac{1}{M}\sum_{i=1}^{M}\boldsymbol{\varphi}(\boldsymbol{x}_{i})=0$$
(1)

 $\varphi$  是将低维特征空间向量  $x_i$  映射至高维空间 F 的非线性映射函数,此时协方差矩阵 C 可表示为

$$\boldsymbol{C} = \frac{1}{M} \sum_{i=1}^{M} \boldsymbol{\varphi}(\boldsymbol{x}_i) \boldsymbol{\varphi}(\boldsymbol{x}_i)^{\mathrm{T}}$$
(2)

协方差矩阵 C 的特征值λ 和特征向量ν满足

$$C\boldsymbol{\nu} = \boldsymbol{\lambda}\boldsymbol{\nu} \tag{3}$$

寻找矩阵特征值 $\lambda(\lambda \ge 0)$ ,以及对应的特征向量  $\nu(\nu \in F)$ ,所有特征向量的解ν其实都在  $\varphi(x_1),...,\varphi(x_i)(i = 1, 2, ..., M)$ 的空间中,求解特征方 程可得

$$\varphi(\mathbf{x}_k) \boldsymbol{C} \boldsymbol{\nu} = \lambda \varphi(\mathbf{x}_k) \boldsymbol{\nu}$$
(4)

对特征向量ν进行线性表示,即

$$\boldsymbol{\nu} = \sum_{i=1}^{M} \alpha_i \boldsymbol{\varphi}(\boldsymbol{x}_i) \tag{5}$$

则

$$\frac{1}{M}\sum_{i=1}^{M}\alpha_{i}\sum_{j=1}^{M}\left[\varphi(\mathbf{x}_{k})\varphi(\mathbf{x}_{j})\right]\left[\varphi(\mathbf{x}_{j})\varphi(\mathbf{x}_{i})\right] = \lambda\sum_{i=1}^{M}\alpha_{i}\left[\varphi(\mathbf{x}_{k})\varphi(\mathbf{x}_{i})\right]$$
(6)

从输入空间到高维特征空间的非线性映射通过 核函数内积运算实现,若在低维空间存在函数满足  $k(\mathbf{x}_i, \mathbf{x}_j) = \boldsymbol{\varphi}(\mathbf{x}_i) \boldsymbol{\varphi}(\mathbf{x}_j),则称该函数为核函数,常见的$ 有线性核函数、多项式核函数、高斯径向基核函数等,本文均选用高斯径向基核函数,其表达式为

$$k(\boldsymbol{x}_i, \boldsymbol{x}_j) = \exp\left(-\gamma \left\| \boldsymbol{x}_i - \boldsymbol{x}_j \right\|^2\right)$$
(7)

式中参数γ用于控制径向基函数的作用范围。

随后定义*M*×*M*维矩阵*K*,其中的元素均能使用 核函数表示,即

$$K = \begin{bmatrix} \varphi(\mathbf{x}_{1})\varphi(\mathbf{x}_{1}) & \cdots & \varphi(\mathbf{x}_{1})\varphi(\mathbf{x}_{m}) \\ \vdots & \ddots & \vdots \\ \varphi(\mathbf{x}_{m})\varphi(\mathbf{x}_{1}) & \cdots & \varphi(\mathbf{x}_{m})\varphi(\mathbf{x}_{m}) \end{bmatrix} = \\ \begin{bmatrix} k(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{1}) & \cdots & k(\mathbf{x}_{1}, \mathbf{x}_{m}) \\ \vdots & \ddots & \vdots \\ k(\mathbf{x}_{m}, \mathbf{x}_{1}) & \cdots & k(\mathbf{x}_{m}, \mathbf{x}_{m}) \end{bmatrix}$$
采用核矩阵表示式(6),可简化为

$$\mathbf{K}\boldsymbol{\alpha} = M\boldsymbol{\lambda}\boldsymbol{\alpha} \tag{9}$$

根据该式可计算核矩阵的特征值与特征向量, 进而求出协方差矩阵的归一化特征向量 $\nu^{k}(k = 1, 2, ..., M),$ 则样本x的第k个线性主元为

$$h_{k} = \boldsymbol{\nu}^{k} \boldsymbol{\varphi}(\boldsymbol{x}) = \sum_{i=1}^{M} \alpha_{i}^{k} \boldsymbol{K}(\boldsymbol{x}_{i}, \boldsymbol{x}) \qquad (10)$$

令 $\lambda_1 \ge \lambda_2 \ge ... \ge \lambda_m$ 为核矩阵特征值,计算特征 累积贡献率选取主元为

$$\sum_{k=1}^{p} \lambda_k / \sum_{i=1}^{m} \lambda_i \ge 0.9 \tag{11}$$

### 2.3 梯度提升决策树(GBDT)模型

梯度提升决策树(Gradient boosting decision tree, GBDT)是一种集成学习算法,它通过多轮迭代,每次 迭代产生一个弱分类器,在上一轮分类器预测结果 与实际值的残差基础上进行训练学习,通过多个弱 分类器的线性组合,不断减少训练过程的残差,具体 过程如下:

(1)首先初始化弱学习器,有

$$f_0(x) = \arg\min\sum_{i=1}^{N} L(y_i, c)$$
 (12)

*c*为经最小二乘法划分节点后的叶子节点取值。
(2)对每棵树 *m* = 1, 2, …, *M*

对每个样本i=1,2,…,N,计算负梯度,即残差,有

$$r_{im} = -\left[\frac{\partial L(y_i, f(x_i))}{\partial f(x_i)}\right]$$
(13)

式中 $f(x_i)$ 为弱学习器的预测值, $y_i$ 为真实值。

将得到的残差值作为新样本真实值,数据  $(x_i, r_{im}), i = 1, 2, ..., N$ 作为下棵树的训练数据,得到 新的回归树 $f_m(x),$ 其对应的叶子节点区域为 $R_{jm}, j =$ 1, 2, ..., J, J为回归树t的叶子节点个数,对叶子区域 j = 1, 2, ..., J,计算最佳拟合值,有

$$\gamma_{jm} = \arg\min\sum_{x_i \in R_{jm}} L(\gamma_i f_{m-1}(x_i) + \gamma) \qquad (14)$$

更新强学习器,则有

$$f_m(x) = f_{m-1}(x) + \sum_{j=1}^{J} \gamma_{jm} I(x \in R_{jm})$$
(15)

(3)得到最终学习器

$$f(x) = f_0(x) + \sum_{m=1}^{M} \sum_{j=1}^{j} \gamma_{jm} I(x \in R_{jm})$$
(16)

# 2.4 模型性能度量

机器学习的目的是通过学习训练数据,更好地 适用于"新样本"。在某些情况下由于模型的学习能 力过强,以至于把训练样本的特有性质当成一般样 本所具有的普遍性质进行学习,随之呈现出"过拟 合"现象,与其对应的则是"欠拟合",表明模型对样 本的一般性质都未学习到位,有鉴于此,需要对模型 泛化性能进行评估。

(1) 混淆矩阵

以轴承故障诊断任务为例,不光关心预测样本 中有多少被诊断正确,即精准率P(Precision),还需要 关心真正的故障样本中是否存在漏检,即召回率R (Recall),混淆矩阵能够实现此类需求下的模型性能 评估。

以简单的二分类问题为例,可将样本真实类别 与预测类别进行组合,划分为:真正例(True positive, TP)、假正例(False positive, FP)、假负例(False negative, FN)、真负例(True negative, TN),以上4种组合 构成了整个测试数据集,混淆矩阵如表4所示。

Table 4 Confusion matrix

т., I	Pre	dict
1 rutn —	Positive	Negative
Positive	TP	FN
Negative	FP	TN

定义精准率P和召回率R为

$$P = \frac{TP}{TP + FP} \tag{17}$$

$$R = \frac{TP}{TP + FN} \tag{18}$$

在不同场景下,常采用F<sub>1</sub>分数(F<sub>1</sub> score),综合考 虑对精准率P与召回率R的重视程度,它是两者的调 和平均值,记为

$$F_1 = \frac{2PR}{P+R} \tag{19}$$

(2) ROC曲线及AUC

很多分类器以概率为阈值界定最终的分类结 果,大于阈值被认为是正例,小于阈值则是负例。除 了采用前面提到的F<sub>1</sub>分数作为性能度量外,还可针 对任务需求采用不同阈值的截断点,受试者工作特 性(Receiver operating characteristic,ROC)曲线便是从 这个角度研究模型泛化性能的有力工具。其纵轴是 真 正 率 (True positive rate, *TPR*), 横 轴 是 假 正 率

200284-4

(False positive rate, FPR), 分别定义为

$$TPR = \frac{TP}{TP + FN} \tag{20}$$

$$FPR = \frac{FP}{FP + TN} \tag{21}$$

绘制 ROC 曲线,需按照一定步长进行,对阈值区 间[0,1]进行等比例划分,计算每个阈值点下 TPR 与 FPR 值,若某分类器 ROC 曲线能将另一分类器 ROC 曲线包住,则可断定前者泛化性能更优,并用 ROC 曲 线下面积(Area under curve, AUC)进行定量表示。

#### 3 结果与讨论

基于 KPCA 与 GBDT 的轴承故障诊断流程主要 包括以下步骤:轴承试验台振动信号采集、特征工程 与特征融合、数据集组建与拆分、轴承故障预警模型 建立、模型评估,如图1所示。研究所采用的数据集 来源于某型航空发动机高压转子中介轴承的振动试 验,其转子支撑方案如图2所示。

转子结构总共包含5个承力支点,其中高压转子 采用2支点3轴承的1-0-1支撑方案,前支点为滚珠、 滚棒双轴承并列结构,独特的结构设计使滚珠轴承、 滚棒轴承分别承受轴向、径向载荷。因该型发动机 高压压气机级数少,转速高,所以设计了单级涡轮结 构,采用了中介轴承,将高压转子支撑于低压转子 上。中介轴承的使用虽然可以缩短转子长度,节省 一个承力框架,减轻发动机质量,从而提高推重比, 但从动力学特征的角度分析,中介轴承会导致高低 压转子间振动耦合,振动特性表现更为复杂,基于以 上分析,本文选取3-1号滚珠轴承为对象进行研究。 3-1号滚珠轴承如图3所示。

为验证所提出轴承故障预警方法的有效性,通 过缩比验证模型模拟中介轴承工况环境,所搭建的 实验台主要由滚动轴承、可拆卸轴承座、电动机、调 速装置、数据采集传感器、数据存储计算机等设备组 成。驱动电机转速为1730r/min,使用联轴器与转子 相连,传感探头采集轴承振动幅值并连接至数据采 集设备,其采样频率为6kHz,试验台结构如图4所示。

试验过程共生成样本1320组,其中包含外圈故障、内圈故障、滚珠故障3种故障模式,为了提升训练模型的鲁棒性,对样本类别进行扩充,每种故障模式设定3种不同尺寸的缺陷(编号为No.1,2,3),共9类故障样本,外加正常运行的状态,共计10种工况。

图 5 选取了一些具有代表性的样本,展示了不同 工况下,轴承的时域和频域信号。

观察轴承振动信号可知:不同工况下轴承的时 域振动信号及频谱图具有显著差异,轴承正常工作 时,其振动平稳且振动幅值维持在较低水平;故障模 式下,振动信号可能伴有多次、短时、强烈的冲击成 分,或呈现出振幅分布不均、频谱分散等特点。

采用 GBDT 算法,使用所提取的原始特征,建立 初步故障预警模型,并计算不同特征重要度,其可视 化结果如图 6(a)所示。图中横坐标为原始特征,纵 坐标表示无量纲特征重要度,通过遍历 GBDT模型的 所有决策子树,计算其节点划分前后的信息增益熵, 并做归一化处理,对不同特征的信息增益熵除以全 部特征的信息增益熵总和,转换为百分比度量。图 中结果表明,所提取的特征对模型建立均有不同程



Fig. 2 Civil aviation engine rotor support scheme



Fig. 3 Rolling parts of No.3-1 ball bearing

度的贡献,体现了特征工程结果的有效性。分析部 分特征对模型影响的原因可能是:频率标准差 $f_{RVF}$ ,频 率方差 $f_{VF}$ ,方差 $x_{\sigma}$ 均是振动能量离散程度的度量;均 方根 $x_{rms}$ ,绝对平均值 $x_{abs}$ ,方根幅值 $x_i$ 能够体现稳定 的振动能量大小;重心频率 $f_{FC}$ ,均方频率 $f_{MSF}$ 代表了 FFT 谱中主频带的位置;峰度 $x_{kurt}$ ,峰值因子 $x_{C_{L}}$ ,脉冲 因子 $x_{Ip_{L}}$ ,极差 $x_{pp}$ 反映了轴承滚动体与故障点产生强 烈撞击而带来的短时大幅度冲击振动;偏度 $x_{sk}$ 能够 衡量信号分布的不对称程度。

构造原始特征的协方差矩阵后,可求解不同特征 间的相关系数矩阵,相关系数是不同特征之间线性相 关程度的无量纲度量,值越接近1,说明正相关性越 强;值越接近-1,说明负相关性越强,其可视化云图如 图 6(b)所示:部分特征之间存在一定的相关性,为了 降低特征冗余,需采用 KPCA 算法实现特征融合。

经特征工程后生成的数据集包含样本1320条, 样本特征21个,基于网格搜索算法,确定了径向基核 函数中的超参数γ=0.054,并生成核矩阵K,随后将核 矩阵中心化,运用Jacobi迭代法计算核矩阵特征值及 对应的特征向量,向量规范化后,将特征值降序排 列,逐步计算特征值的累积贡献率,根据预先设定的 90%累计贡献率阈值,提取了前5阶主元,用于GBDT 模型构建,选取贡献率最高的前2阶主元Var\_1和 Var\_2,可得其二维可视化结果如图7所示。

降维可视化结果表明:采用KPCA方法提取主元后,不同工况数据表现出良好的聚类特性,样本间区

分度较为清晰,但仍存在小部分重叠,分析其原因可 能是可视化维度较低所致,特征被映射至高维时,聚 类特性将会更加清晰。

在对特征使用 KPCA 算法进行特征融合与主元 选择后,再次结合 GBDT 分类器构建轴承故障预警模型,采用5 折交叉验证法实现模型评估,结果如图 8 和表5 所示,图 8 中的数值表示样本个数。

KPCA+GBDT方法对于不同类型、不同尺寸缺陷的轴承故障均有良好的诊断效果,仅有小部分样本诊断存在问题,其精准率可达0.995,召回率可达0.987,F<sub>1</sub>分数可达0.991,一方面验证了前期特征工程的有效性,同时还体现了KPCA强大的非线性特征融合表达能力,两者为机器学习模型的构建创造了良好的前提条件。

Table 5	<b>KPCA + GBDT</b> generalization performance
	evaluation

Working condition	$\operatorname{Precision} P$	$\operatorname{Recall} R$	$F_1 \ {\rm score}$
Normal operation	0.997	1.000	0.998
No.1 outer race fault	1.000	0.978	0.989
No.1 inner race fault	1.000	0.967	0.983
No.1 rolling parts fault	0.992	0.983	0.987
No.2 outer race fault	1.000	0.980	0.990
No.2 inner race fault	1.000	0.983	0.991
No.2 rolling parts fault	1.000	0.991	0.995
No.3 outer race fault	0.964	1.000	0.982
No.3 inner race fault	1.000	0.988	0.994
No.3 rolling parts fault	0.995	1.000	0.997
Avg	0.995	0.987	0.991

将本文所使用的梯度提升决策树(GBDT)算法 与其他常用的分类器:逻辑回归(Logistic regression, LR),支持向量机(Support vector machines,SVM)进行 了泛化性能对比,绘制了采用KPCA特征融合方法前 后的ROC曲线,并计算对应的ROC曲线下面积,结果



Fig. 4 Schematic diagram of vibration signal test platform



Fig. 5 Time and frequency domain signals of the tested bearing

如表 6 和图 9 所示。对比分析结果可知,未采用 KP-CA 进行特征融合前,GBDT 算法的泛化能力已十分 显著,其 F<sub>1</sub>分数高达 0.980,对应的 AUC 值为 0.997, 相比于其他分类器具有明显的优势,这得益于集成 学习方法强大的拟合能力;采用KPCA方法后,SVC, LR,GBDT分类器的F<sub>1</sub>分数分别提升至0.979,0.822,









Fig. 7 KPCA feature fusion principal component

0.991, 对应的 ROC 曲线下面积 AUC 值为 0.995, 0.884, 0.998, 各分类器的分类性能均得到了一定程度的改善,分析其原因可能在于:航空发动机滚动轴承是一种十分复杂非线性系统, KPCA 方法通过引入

Table 6	Comparison of generalization performance of				
different classifiers					

Classifier	Precision P	Recall <i>R</i>	$F_1$ score	Aera under ROC( <i>AUC</i> )
SVC	0.805	0.829	0.817	0.936
LR	0.724	0.773	0.720	0.864
GBDT	0.982	0.980	0.980	0.997
KPCA+SVC	0.980	0.980	0.979	0.995
KPCA+LR	0.827	0.818	0.822	0.884
KPCA+GBDT	0.995	0.987	0.991	0.998

非线性核函数,能够有效进行主元提取和特征降维, 特征区分度提高,模型泛化能力增强。





Fig. 9 ROC curve of fault diagnosis model

#### 4 结 论

通过本文研究,得出以下结论:

(1)振动信号是轴承工作状态的反映,不同工况 下轴承的振动信号、频谱图具有显著差异,良好的特 征工程方法能为机器学习模型的构建创造良好的前 提条件,同时,特征重要度分析结果也印证了所提取 时域、频域特征的有效性。

(2)原始数据经特征工程后,特征之间往往具 有线性相关性,采用 KPCA 算法进行特征融合与主 元提取后,SVC,LR,GBDT 分类器的 F<sub>1</sub>分数分别提 升至 0.979,0.822,0.991,对应的 ROC 曲线下面积 AUC 值为 0.995,0.884,0.998,表明 KPCA 方法具有 提高特征区分度的作用,并在模型泛化能力上得到 体现。

(3)对于轴承的故障预警问题,KPCA+GBDT方 法的 *F*<sub>1</sub>分数高达 0.991,对应的 *AUC* 值为 0.998,体现 了该方法用于解决轴承故障预警问题所具备的工程 应用价值,同时也可为其他系统的健康管理和维护 决策工作提供参考。

**致** 谢:感谢中国民航大学科研启动基金项目的 资助。

#### 参考文献

- [1] 洪 杰,马艳红,张大义. 航空燃气轮机总体结构设 计与动力学分析[M]. 北京:北京航空航天大学出版 社,2014.
- [2] 陈志英,刘 勇,周 平,等.基于改进Taguchi方法的航空发动机装配成功率计算方法[J].推进技术, 2018,39(3):653-659.(CHEN Zhi-ying, LIU Yong, ZHOU Ping, et al. Assembly Success Rate Calculation Method for Aero-Engine Based on Improved Taguchi

Method[J]. Journal of Propulsion Technology, 2018, 39
(3): 653-659.)

- [3] 陈志英,陈 光. 航空发动机维修性工程[M]. 北京: 北京航空航天大学出版社, 2013.
- [4] 周志华.机器学习[M].北京:清华大学出版社, 2016.
- [5] 雷亚国,贾峰,孔德同,等.大数据下机械智能故障诊断的机遇与挑战[J].机械工程学报,2010,54
   (5):99-104.
- [6] 程军圣,于德介,邓乾旺,等. 连续小波变换在滚动 轴承故障诊断中的应用[J]. 中国机械工程,2003,14
   (23):2037-2040.
- [7]向丹,岑健.基于EMD熵特征融合的滚动轴承故
   障诊断方法[J].航空动力学报,2015,30(5):133-139.
- [8] Sinha J K, Elbhbah K. A Future Possibility of Vibration Based Condition Monitoring of Rotating Machines [J]. Mechanical Systems & Signal Processing, 2013, 34(1-2): 231-240.
- [9] 鲁 峰,黄金泉,陈 煜,等.基于SPSO-SVR的融合 航空发动机传感器故障诊断[J].航空动力学报, 2009,24(8):1856-1865.
- [10] Navi M, Meskin N, Davoodi M. Sensor Fault Detection and Isolation of an Industrial Gas Turbine Using Partial Adaptive KPCA [J]. Journal of Process Control, 2018, 64: 37-48.
- [11] Deng F, Yang S, Liu Y, et al. Fault Diagnosis of Rolling Bearing Using the Hermitian Wavelet Analysis, KP-CA and SVM[C]. Shanghai: IEEE International Conference on Sensing, Diagnostics, Prognostics, and Control, 2017.
- [12] 么子云,朱丽娜,潘 彪,等.一种基于小波包与KP-CA的发动机多信号融合故障诊断方法[J].现代制造

工程,2018,(6):157-162.

- Ben Ali J, Fnaiech N, Saidi L, et al. Application of Empirical Mode Decomposition and Artificial Neural Network for Automatic Bearing Fault Diagnosis Based on Vibration Signals [J]. Applied Acoustics, 2015, 89: 16-27.
- Pan Honghu, He Xingxi, Tang Sai, et al. An Improved Bearing Fault Diagnosis Method Using One-Dimensional CNN and LSTM[J]. Journal of Mechanical Engineering, 2018, 64(7-8): 443-452.
- [15] 宋 亚,夏唐斌,郑 字,等.基于Autoencoder-BLSTM的涡扇发动机剩余寿命预测[J].计算机集成 制造系统,2019,25(7):1611-1619.
- [16] 李 俊,刘永葆,余又红.卷积神经网络和峭度在轴 承故障诊断中的应用[J].航空动力学报,2019,34
   (11):2423-2431.
- [17] 吴静然,丁恩杰,崔 冉,等.采用多尺度注意力机 制的旋转机械故障诊断方法[J].西安交通大学学报,

2020, 54(2): 51-58.

- [18] Qian S, Yang X, Jie H, et al. Application of New Training Method Combined with Feedforward Artificial Neural Network for Rolling Bearing Fault Diagnosis [C]. Nanjing: IEEE 2016 23rd International Conference on Mechatronics and Machine Vision in Practice, 2016.
- [19] Lei Y, Jia F, Lin J, et al. An Intelligent Fault Diagnosis Method Using Unsupervised Feature Learning Towards Mechanical Big Data[J]. *IEEE Transactions on Industri*al Electronics, 2016, 63(5): 3137-3147.
- [20] Zhang R, Li B, Jiao B. Application of XGboost Algorithm in Bearing Fault Diagnosis [J]. IOP Conference Series: Materials Science and Engineering, 2019, 490: 72062.
- [21] Kou L, Qin Y, Zhao X. An Integrated Model of kNN and GBDT for Fault Diagnosis of Wheel on Railway Vehicle
   [C]. Chongqing: 2018 Prognostics and System Health Management Conference, 2018.

(编辑:史亚红)