低转速航空发动机滚动轴承故障深度异常检测方法

康玉祥¹,陈 果²,盛嘉玖¹,王 浩³,尉询楷³

(1. 南京航空航天大学 民航学院,南京 210016;

2. 南京航空航天大学 通用航空与飞行学院, 江苏 溧阳 213300; 3. 北京航空工程技术研究中心, 北京 100076)

摘 要:针对航空发动机滚动轴承在低转速状态下故障难检测的问题,提出了一种基于 Transformer 框架的深度支持向量描述方法用于检测低转速滚动轴承的故障。首先,构建了基于 Transformer 模型的振动特征提取主干网络。然后,将所提取的特征输入一个三层自编码器结构,用于计算网络模型的损失函数。为减少网络计算量,提高训练速度,在预处理中将滚动轴承的振动加速度时域信号通过快速傅里叶变换(FFT)得到的 频谱结果作为网络的输入,且仅依靠正常数据完成模型的训练。最后,在带机匣的航空发动机转子试验器和某型真实的航空发动机上分别进行了试验验证。结果表明,所提方法能够准确的实现对低转速滚动轴承故障的检测,且检测精度分别为 93% 和 100%,充分表明该方法具有很好的异常检测能力及应用价值。

关键词:低转速;滚动轴承;深度异常检测;Transformer;航空发动机
 中图分类号:TG156 文献标志码:A DOI:10.13465/j.enki.jvs.2024.07.020

Deep anomaly detection method for low-rotating speed rolling bearing faults of aero-engine

KANG Yuxiang¹, CHEN Guo², SHENG Jiajiu¹, WANG Hao³, WEI Xunkai³

(1. College of Civil Aviation, Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, Nanjing 210016, China;

2. College of General Aviation and Flight, Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, Liyang 213300, China;

3. Beijing Aeronautical Engineering Technology Research Center, Beijing 100076, China)

Abstract: Here, aiming at the problem of aero-engine rolling bearing faults at low rotating speed being difficult to detect, a deep support vector description method based on Transformer framework was proposed to detect faults of low rotating speed rolling bearings. Firstly, a vibration feature extraction backbone network based on Transformer model was constructed. Then, the extracted features were input into a 3-layer autoencoder structure to calculate the loss function of network model. In order to reduce network computation amount and improve training speed, time-domain vibration acceleration signals of rolling bearing were pre-processed and the frequency spectrum results obtained using fast Fourier transform (FFT) were taken as the input of network to complete training of model only using normal data. Finally, test verifications were performed on rotor tester of an aero-engine with casing, and a real aero-engine of a certain type, respectively. The results showed that the proposed method can correctly detect faults in low rotating speed rolling bearing with detection accuracies of 93% and 100%, respectively; the proposed method can have excellent anomaly detection ability and application value.

Key words: low rotating speed; rolling bearing; deep anomaly detection; Transformer; aero-engine

滚动轴承作为旋转机械中通用且关键的组成部 件,其一旦发生故障轻则增加维修维护成本、重则设备 失效,甚至人员伤亡。有统计显示,对于某型列装的航 空发动机,已先后发生数十起由主轴承损伤故障而引

基金项目:国家科技重大专项(J2019-IV-004-0071);国家自然科学基金 项目(52272436)

收稿日期: 2023-05-30 修改稿收到日期: 2023-07-26 第一作者 康玉祥 男,博士生,1992 年生 通信作者 陈果 男,教授,博士生导师,1972 年生 起的飞机空中停车或飞机迫降事故,造成了数十亿元的经济损失。为此,探究精确、高效、智能的地面监控手段,使得发动机在启动或摇转等低转速(转速 < 600 r/min)状态下即可实现对主轴承故障的监控,对于保障飞行安全,降低维修维护成本有重要的意义^[1]。

声发射(acoustic emission, AE)检测技术是当前低转速下滚动轴承故障检测的有效手段之一。AE检测 仪器采集材料在裂纹扩展时所产生的弹性波,通过对 AE 信号进行分析进而完成诊断^[2]。其中, Teager 峰值 能量^[3]、EMD^[4]等方法在基于 AE 信号的低转速滚动 轴承的故障诊断中均有不同程度的应用。当前,虽然 基于 AE 技术的低转速滚动轴承故障诊断取得了一定 的效果。但是,对于低转速状态的航空发动机滚动轴 承而言,由于无法直接在轴承座位置处安装 AE 检测装 置,只能通过机匣测点进行 AE 信号的采集,使得所获 得的故障 AE 信号更加微弱,因此,难以精确实现低转 速航空发动机滚动轴承的故障诊断。

振动信号处理是低转速滚动轴承故障诊断的另一 种有效手段。Mishra 等^[5]采用小波分析实现了低转速 滚动轴承的故障诊断。Wang 等^[6]针对 15 r/min 的滚 动轴承,采用 EMD 方法实现了其故障诊断。Sandoval 等[7]研究了一种谱熵和排列熵的低转速滚动轴承故障 诊断方法,取得了不错的效果。Han 等^[8]采用 EEMD 方法和 Teager 能量算子实现了转速为 20 r/min 的滚动 轴承故障诊断。当前,针对低转速滚动轴承振动信号 的分析主要以轴承座测点的信号为主,且多为恒定转 速下的平稳信号。然而,对于航空发动机而言,其振动 信号的测点布置于机匣位置,由于传递路径的影响,使 得所能监测到的故障信号更加微弱^[9]。同时,航空发 动机在进行低速摇转检测时,所采集的振动信号为非 稳态信号,也导致此时的故障很难被检测。此外,低转 速下滚动轴承故障振动加速度信号具有特征微弱、频 率低、冲击间隔时间长且易受噪声影响等诊断难点。 因此,单纯地采用现有的信号分析方法很难实现基于 机匣测点的低转速航空发动机滚动轴承故障诊断。同 时,由于航空发动机这类不能带"病"运行的系统,往往 很难获取甚至无法获取低转速故障状态的样本,因此, 也无法直接采用有监督深度学习算法实现故障的智能 诊断。

鉴于此,本文以低转速航空发动机滚动轴承为研 究对象,采用仅依靠正常样本进行训练的深度异常检 测(deep anomaly detection, DAD)方法,研究在恒定低 转速和摇转状态下基于机匣测点的航空发动机滚动轴 承的故障检测。结果表明,在设置合理的阈值后,本文 所提方法能够精确地实现低转速滚动轴承的故障检 测,且检测精度能够达到93%以上。

1 基于 ViT 的深度支持向量描述方法

2018 年 Ruff 等^[10]将深度学习和 SVDD 相结合,提 出了深度支持向量描述(deep support vector data description, DSVDD)模型。DSVDD 构建了正常域的超 球体,通过判断当前样本经过映射后是否处于该超球 体内而完成检测。本文在 DSVDD 的基础上,引入 Vision Transformer(ViT)^[11]网络作为主干网络,提出基 于 ViT 的深度支持向量描述方法(deep support vector description method based on ViT, ViT-DSVDD),用于实现低转速滚动轴承故障的异常检测。在模型训练过程中对原始的一维振动加速度信号进行快速傅里叶变换(fast Fourier transform, FFT),以变换后的结果作为模型的输入。在完成模型的训练并制定边界阈值后,通过所制定的阈值判断当前输入是否异常。

1.1 DSVDD

DSVDD 的基本原理如图 1 所示。其使用大规模正 常训练数据进行学习,得到一个权值为 w 的深度神经 网络变换 $\phi(x_i;w),\phi(x_i;w)$ 将大多数输入空间的数据 表示映射到输出空间的一个最小超球内,正常和异常 样本经 $\phi(x_i;w)$ 映射后分别落入超球内部和外部。 DSVDD 在初始样本输入和训练过程中无需人工对样 本进行标签化处理,因此,DSVDD 是一种无监督的异 常检测方法。



图 1 DSVDD 的基本原理 Fig. 1 Basic principles of DSVDD

DSVDD 中权值为w的深度神经网络变换 $\phi(x_i;w)$ 可采用 CNN、LSTM 等模型。通过建立如式(1)所示的目标函数,借助随机梯度下降算法(stochastic gradient descent,SGD)完成网络的训练。

$$L = \min_{R,w} R^{2} + \frac{1}{vn} \sum_{i=1}^{n} \max\{0, \|\phi(x_{i};w) - a\|^{2} - R^{2}\} + \frac{\lambda}{2} \sum_{l=1}^{L} \|w_{l}\|_{F}^{2}$$
(1)

目标函数(1)中,R和 a 分别表示超球的半径和球 心, x_i 表示第 i 个训练样本, $\phi(x_i;w)$ 表示包含 L 个隐 含层的深层神经网络,网络权重为 $w,w = \{w_1, w_2, \cdots, w_l\}$,其中 w_l 表示第 l 层的权重, $\|\cdot\|_F$ 表示 Frobenius 范数,v和 λ 为超参数。目标函数中的第一项通过最小 化超球的半径使超球的体积尽可能得小,第二项对落 入超球外部的数据点进行惩罚,第三项对网络权重进 行正则化。

1.2 ViT-DSVDD 模型

为提高低转速滚动轴承异常检测的精度,在 DSVDD的基础上,提出了ViT-DSVDD方法。该方法包 括一个用于特征提取的ViT网络,一个用于构建损失 函数的三层自编码器。

ViT-DSVDD 模型用于低转速滚动轴承故障检测时的计算流程为:

(1)采集滚动轴承振动加速度信号,并按照1s采 样时长保存为不同的样本数据。 (2) 对单个样本进行 FFT,获得其频谱数据。将所 得的频谱数据转换为二维矩阵,作为 ViT 模型的输入。 仅利用正常状态的样本完成 ViT-DSVDD 模型的训练, 并制定阈值。例如,对于采样频率为 25 600 Hz 的数 据,所得频谱数据点数为 12 800,仅利用前 12 544(112 ×112×1)个点作为模型的输入,并将其扩充为 224 × 224×3 大小的样本。

(3) 保存训练完成的模型参数。

(4) 在测试过程中,将不同状态下的测试样本经 过预处理后输入训练完成的模型,通过所制定的阈值 判断当前输入是否异常。

1.3 ViT 模型

Doso ViTskiy 等^[12]将 Transformer 模型引入了计算 机视觉领域,提出了 ViT 模型。ViT 将输入图像划分为 单个的块(Patch),并将每个块线性变换为一维向量标 记,同时引入了单个图像块的类标记,二者融合后作为 Transformer 的输入。相比传统的基于卷积核的深度学 习模型,ViT 中的自注意力模块能够获得整幅图中相距 更远的像素之间的关联信息。ViT 模型的具体结构如 图 2 所示。



图 2 ViT-DSVDD 方法 Fig. 2 ViT-DSVDD method

在计算过程中ViT首先将输入 $x \in \mathbb{R}^{w \times h \times c}$ 划分为 $p \times p \times c$ 大小的N个图像块,记为: $x_p \in \mathbb{R}^{N \times p \times p}$,其中h、 $w \downarrow c \downarrow p$ 分别为输入图像的宽、高、通道数以及划分后图像块的边长。本文中划分为 16 × 16 大小的像素块。然后,将所得的N个图像块 x_p 映射为嵌入向量并结合每个图像块的分类标记 cls,记为 z_0 ,作为 Transformer 编码器模型的输入。Transformer 编码器中由多头注意力模块、前馈神经网络模块以及残差连接等部分组成。

多头注意力模块是由自注意力机制扩展而来。自 注意力机制中,可以通过输入 z_0 计算键(Key)K、值 (Value)V和查询(Query)Q 三个矩阵。然后,采用点 积计算Q和K的相关程度,并缩放得到权重系数,同时 对V进行加权,得到自注意力输出向量。自注意力权 重的计算过程如式(2)所示

Attention
$$(Q, K, V) = \operatorname{soft} \max\left(\frac{QK^{T}}{\sqrt{d_{k}}}\right)V$$
 (2)

式中:d 为输入序列 z 中向量的长度。

多头注意力机制由多个自注意力机制的输出结果 拼接后得到最终输出向量。多头注意力模块的计算过 程如式(3)所示

$$\begin{aligned} h_i &= \text{Attention}\left(QW_i^q, KW_i^k, VW_i^v \right) \\ H &= \left[h_1, h_2, \cdots, h_h \right] \end{aligned}$$

$$\boldsymbol{O} = \boldsymbol{H}\boldsymbol{W}_h \tag{3}$$

式中: W_i^q , W_i^t , W_i^r 为需要网络更新学习的参数; W_h 为投影矩阵,本文中设置h = 12。

前馈神经网络模块有两层全连接层(FC)结合 Gelu激活函数构成。具体运算过程如式(4)所示

$$FFN(x) = FC(\text{Gelu}(FC(x)))$$
 (4)

针对神经网络中普遍存在的梯度消失问题, Transformer 网络中添加了残差块结构,如式(5)所示, 使得网络在学习深层特征的同时不会发生网络退化。

$$g(x) = f(x) + x \tag{5}$$

式中:x 为输入;g(x) 为残差块的输出;f(x) 为残差映射函数。

综上所述, ViT 模型在经过第 L 个编码器后的输出 计算结果为

$$z'_{l} = MHA(LN(z_{l})) + z_{l}$$

$$z_{l+1} = FFN(LN(z'_{l})) + z'_{l}$$

$$y = FC(LN(z^{0}_{l}))$$
(6)

式中: $LN(\cdot)$ 为层归一化;y为 Transformer 经过多个编码器后的结果 z_l^0 ,经过其归一化、全连接层后的最终输出; z_l 为第 l 层编码器的输入。

本文中模型的具体参数为:ViT 的网络层数为 12, Patch 的大小为 16,注意力头数为 12。 O_1 的大小 768 × 64; O2 的大小为 64 × 128, O3 的大小为 128 × 64。

1.4 损失函数及评价指标

ViT-DSVDD 模型仅依靠正常类样本完成网络的训练。其目的是建立一个能够准确区分正常和异常类样本的边界。因此,对于 ViT-DSVDD 模型,其目标损失函数主要由两部分组成。一是由自编码器结构的输出 *O*₂ 所构建的超球体,该超球体能够准确描述正常类的边界。二是具有相同维度 *n*₁ 的两个输出 *O*₁ 和 *O*₃,二者应具有较高的相似度。因此,ViT-DSVDD 模型的损失函数如式(7)所示

$$L = \min \sum_{i=1}^{n_2} \max\{0, \|O_2 - a\|^2\} + \frac{1}{n_1} \sum_{i=1}^{n_1} (O_{1i} - O_{3i})^2 \quad (7)$$

目标函数式(7)中,*a*和 DSVDD 目标函数的含义 相同,表示超球的球心。目标函数中的第一项是为了 获得一个体积较小的超球体;第二项采用欧氏距离计 算 *0*₁和 *0*₃的相似程度。

完成模型的训练后,根据式(8)计算所有样本的异 常得分(anomaly score),本文采用 AUC 指标对模型的 检测精度进行评价。

$$S = \lg \left(\frac{1}{n} \sum_{i=1}^{n_2} \| \boldsymbol{O}_2 - \boldsymbol{a} \|^2 \right) + \frac{1}{n_1} \sum_{i=1}^{n_1} (\boldsymbol{O}_{1i} - \boldsymbol{O}_{3i})^2 (8)$$

2 带机匣的航空发动机转子试验器滚动轴承 低转速试验

为验证本文方法在低转速滚动轴承故障检测中的 有效性。在南京航空航天大学智能诊断与专家系统研 究室(Intelligent Diagnosis and Expert System, IDES)的 带机匣的航空发动机转子试验器上进行了试验验证。

2.1 带机匣的航空发动机转子试验器滚动轴承试验

带机匣的航空发动机转子试验器低转速滚动轴承 故障试验于2022年7~12月完成。试验平台如图3所 示,该试验平台是以1:3比例仿制的某型真实发动机。 试验平台能有效地反映航空发动机振动信号在传递过 程中的衰减特性,试验中的轴承型号为6206单列深沟 球轴承。利用电火花切割方式加工了外圈和内圈分别 为2 mm 宽的裂痕,用于模拟滚动轴承故障。轴承具体 参数如表1所示。



试验中采用(B&K4805)振动加速度传感器、NI USB9234数据采集器,采样频率为25 600 Hz,试验过程 中数据进行连续采集并存储。在试验中同时进行了摇 转和120 r/min 恒定低转速试验。在进行恒定转速试 验时由步进电机带动试验器进行定转速试验。在摇转 时操作者位于试验器末端,用手拨动转子叶片进行试 验,由于是人工进行转动操作,试验过程中转速存在随 机转动的现象。此外,为保证旋转方向相同,在所有试 验过程中操作者需面向试验器末端,进行顺时针旋转。 每次试验过程中,均在轴承内均匀涂抹了相同牌号的 润滑油脂,保证轴承能够得到充分的润滑。

型号	mm	mm	mm	mm	mm	滚坼数
6206	30	62	16	9.5	46	9

2.2 低转速状态下航空发动机滚动轴承故障特征频 率难检测性分析

为说明低转速状态下航空发动机机匣测点信号故 障特征的微弱性,以及难以利用信号分析方法提取该 微弱特征。选用恒定低转速下试验器轴承座和机匣测 点的振动信号以及某型真实的涡扇发动机中介机匣垂 直振动测点信号进行对比分析。因转速低,在分析过 程中选用了5s的信号进行分析。采用的信号分析方 法为FFT、包络谱分析以及二进离散小波分解三种方 法。其中,小波函数为db8,分解层数为5层,对重构后 所得各频段内的信号进行包络谱分析。限于篇幅原 因,图中仅对故障特征频率周围有较明显谱线的小波 包络谱进行了可视化展示。

由图4结果可以看出,对于内圈故障,其故障特征 频率为10.86 Hz,无论是在轴承座测点处还是在机匣 测点位置,在频谱、包络谱和小波分解所得不同频段的 包络谱中均不能找到明显的谱线与之对应。同理,对 于外圈故障,其所对应的故障特征频率为7.14 Hz,机 匣测点位置处,无论是在频谱、包络谱和小波分解所得 不同频段的包络谱中同样无法发现明显的故障特征频 率。在轴承座测点分解所得的第四层小波包络谱中有 明显的与外圈故障特征频率相对应的频率。然而,根 据文献[13]的结论,此频率为滚动轴承固有的 VC 频 率,在该转速下恰好与外圈故障特征频率相一致,因此 也无法直接判断该频率是否为故障特征频率。通过以 上分析可知,在低转速下,若直接采用传统的信号分析 方法,很难通过寻找特征频率的方法实现轴承的故障 检测。为了进一步验证上述结论,采用同样的方法对 正常状态下轴承座测点的信号进行了分析,如图5所 示。结果显示,在正常状态下依然存在 VC 频率,和故





为进一步说明低转速状态下真实航空发动机机匣 测点信号故障特征频率的难检测性。同样采用上述方 法,对真实的航空发动机三支点滚动轴承外圈剥落故 障样本进行分析。数据采样频率为 32 000 Hz,数据时 长为8 s,转速为 120 r/min。结果如图6 所示。结果显 示,对于正常状态下和故障状态下在小波四层分解信 号的包络谱中均出现了明显的 18.5 Hz 的频率,该频率 与理论计算所得的外圈故障特征频率 17.98 Hz 非常接 近。该特征频率实则为滚动轴承固有的 VC 频率,并非 真正意义下的故障特征频率。因此,在实际的航空发 动机中同样不能单纯地依靠故障特征频率判断滚动轴 承的故障状态。

3 基于 ViT-DSVDD 的低转速滚动轴承故障 检测

由于很难依据信号分析方法实现低转速航空发动 机滚动轴承故障的检测。因此,采用所提出的 ViT-DSVDD 方法,实现了基于机匣测点的滚动轴承故障 检测。

本文试验中采用 GPU 为 NVIDIA GTX1660 6G;i5-9600K 处理器;运行系统为 Windows10;8G 内存;编程 语言为 python3.7;所有深度学习模型的框架为 Pytorch1.11;批处理样本量为64;迭代轮数为200;采用 Adam 优化算法,学习率为0.001。进行故障检测时的 样本信息如表2 所示。



Fig. 6 Signal analysis results of real aircraft engine casing measurement points

表 2 低转速样本信息

Tab. 2 Low speed sample information

轴承状态	转速	样本数量
工学	120 r/min	609
тт ф	摇转	609
从图妆陪	120 r/min	409
介固叹厚	摇转	548
内圈故障	120 r/min	120

3.1 不同数据预处理方法对检测结果的影响

为说明不同数据预处理方法对模型检测精度的影 响,分别对比3种数据预处理方法下模型的检测精度。 三种方法分别为:

方法1:不经过任何处理

设振动加速度的采样频率为 F_s。将所采集的数据 转换为采样时长为1 s 的数据样本。将所得的序列数 据样本直接转换为二维矩阵数据。数据处理流程如图 7(a)所示。

方法2:FFT法

首先,对所采集的1s内的 F_s 个数据点进行FFT 处理及取绝对值操作。然后,取前 $F_s/2$ 个点的序列数 据进行二维转换。最后,将所得的二维矩阵数据作为 模型输入。数据处理流程如图7(b)所示。

方法3:小波尺度谱

小波尺度谱是在时间轴上给出每个时刻的频率描述,因此构造的是一张横轴为时间,纵轴为频率的二维时频图。所得的小波尺度谱如图7(c)所示。



分别以上述三种预处理后的数据作为 ViT-DSVDD 模型的输入,在完成模型训练后,测试结果如表 3 所示。

191

表 3 不同预处理方法的检测结果

Tab. 3 Detection results of different preprocessing methods

转速	数据预处理方法	AUC 指标/%
	方法1	96.63
120 r/min	方法2	100.00
	方法 3	92.37
	方法1	98.37
摇转	方法 2	99.37
	方法3	94.83

结果显示,对于恒定的120 r/min,在3种预处理方 法的前提下,检测精度均能达到92.00%以上。其中, 预处理方法2的检测精度最高,达到了100.00%。其 次是预处理方法1,精度为96.63%。最后是预处理方 法3,精度为92.37%。在摇转状态下依然是预处理方 法2所得的检测精度最高,达到了99.37%。相比其余 两种预处理方法具有更加明显的检测优势。对比结果 说明,采用数据预处理方法2,能够获得更好的检测 效果。

进一步,为了更加直观的说明各预处理方法下, ViT-DSVDD 模型的检测效果, 如图 8 所示。对 120 r/ min 时模型的异常得分 S 进行了直观的展示。图 8 的 结果表明,相比于预处理方法1和3,预处理方法2所 得的结果更加平滑,能够很直观地看出正常样本和故 障样本的区别。三种预处理方法所得的结果出现了明 显的差异,分析认为主要是由于输入数据点的数量不 同导致的。例如,对于方法1是直接将原始数据转换 为160×160×1 大小的矩阵直接作为模型的输入;对 于方法 2 是进行 FFT 后转换为 112 × 112 × 1 大小的矩 阵作为模型的输入,此时模型的输入数据量约是方法1 的1/2:对于方法3是将所得的小波尺度谱图直接保存 为128×128×3的 png 格式的图像后作为模型输入,方 法3中较大的频率值在图中会有明显的显示,而其余 频率值在图中不能直观地进行区别(图中表现为同一 种颜色),这也是方法3检测效果较差的原因所在。



Fig. 8 Detection results of different preprocessing methods

综上所述,本文中采用预处理方法2作为振动加 速度预处理的方法。需要指出的是图8中预处理方法 2 出现先增大后减小的趋势是因为,异常状态由两种故 障类型组成,其中较大的为外圈故障,较小的值为内圈 故障。正是由于两种故障类型的存在,才使得图中出 现了先增大后减小的趋势。

3.2 不同异常检测方法的对比验证

为说明 ViT-DSVDD 在低转速滚动轴承故障检测中的有效性,分别选用和本文方法具有相似性的DSVDD、OC-NN^[14]、DCAE^[15]三种方法进行对比验证, 三种模型的参数和原文献中的相同。4 种模型均依靠 正常类样本完成模型的训练,所有样本进行测试检验。 结果如表4 所示。

表4 不同方法的对比结果

Tab. 4 Comparison results of different methods

转速	指标	ViT-DSVDD	DSVDD	OC-NN	DCAE
摇转	AUC	99.37	64.28	31.24	52.81
120 r/min	AUC	100.00	96.87	94.79	91.38

结果显示,在恒定的 120 r/min 时,几种方法的检测精度均能达到 91.00% 以上。然而,在摇转状态下 ViT-DSVDD 相比其余几种方法具有巨大的优势,其检测精度可达到 99.37%,而其余三种方法最高仅仅为 64.28%。对比结果也进一步表明了本文所提方法在 低转速轴承故障诊断中的优势。

为切实表明 ViT-DSVDD 的优势,选用摇转时表现 最优的 ViT-DSVDD 和次优的 DSVDD 两种模型的异常 得分 S 进行可视化显示。结果如图 9 所示(图中 ViT-DSVDD 的结果向上平移了 2)。



Fig. 9 Rocking-turn test results

结果显示,对于正常、外圈故障、内圈故障三种状态,采用 ViT-DSVDD 模型所得结果表现平稳,通过制定阈值,能够判断当前输入是否异常。但是对于 DSVDD 模型而言,部分异常结果落入了正常状态的结果区间,导致其对部分数据不能直接进行分类。具体 来看,对于 DSVDD 方法,当制定阈值为0.0283时 AUC 指标达到 64.28%。对于 ViT-DSVDD 方法则设置阈值 为2.50 时可完全将正常样本和异常样本进行区分。

3.3 模型的泛化性能验证

为验证本文所提方法的泛化性能。于 2022 年 11 月7日、11月15日、12月2日分别进行了第二、三、四 次低转速滚动轴承试验,试验硬件设备条件与2.1节 中的相同,其中第二次和第三次试验由不同的操作人 员完成摇转试验。选用3.3节中训练完成的ViT-DSVDD模型以及所制定的阈值进行验证。样本信息 及结果如表5、图10和图11所示。

表 5 第二次试验样本信息

Tab. 5 Sample mormation of the second tes	Tab. 5	Sample	information	of the	second	test
---	--------	--------	-------------	--------	--------	------

试验	转速	轴承状态	样本数量	AUC 指标/%		
		正常	396			
	120 r/min	外圈故障	260	98.92		
笛一步讨论		内圈故障	300			
书——沃瓜亚		正常	253			
	摇转	外圈故障	206	98.64		
		内圈故障	304			
		正常	481			
	120 r/min	外圈故障	501	100.00		
第三次试验		内圈故障	366			
为八叫型		正常	533			
	摇转	外圈故障	480	100.00		
		内圈故障	597			
		正常	479			
	120 r/min	外圈故障	362	97.38		
笔四次试验		内圈故障	381			
ALL DO LET		正常	376			
	摇转	外圈故障	338	93.52		
内圈故障 365						
5.0 第一次第二次第四次 4.5 次 4.0 次 3.5 3.0 2.5 -						
2.0						
$\begin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$						
样本序号×10 ²						
图 10 VIT DSVDD 採驻检测结电						



结果显示,对于不同测试时间内摇转和定转速的 检测精度均达到了 93.52% 以上。其中摇转的检测精 度为 93.52%,而定转速的检测精度可达 97.38%。

具体而言,对于摇转试验,当制定阈值为2.50时, 第二次相对于第一次试验的检测精度有所降低,为 98.64%。而第三次达到100.00%的检测精度。第四 次的检测精度为93.52%。四次对比结果说明对于不 同操作人员进行的摇转试验检测结果也不尽相同。然 而,对于正常类样本无论操作人员是否相同,其四次的 试验结果却相差不多,这也为能够通过正常类样本训 练模型进而实现异常检测提供了依据。





对于定转速检测结果,当制定阈值为2.75时,四次试验均能够很好的实现故障的检测。第二次试验的 检测精度为98.92%。第三次的检测精度为100.00%。 第四次是97.38%的检测精度。说明依靠第一次试验 训练完成的模型和所得的阈值是可靠的,能够实现对 低转速滚动轴承故障的检测。也进一步说明模型具有 较强的泛化能力。

从图 10 和图 11 的结果中看出,同一种状态样本 其输出结果存在一定的差异,主要由于以下原因造成 的:① 测试过程中轴承安装误差不同造成的结果不一 致,由于试验器在拆卸安装过程中均使用了锤击方法, 使得前后两次拆装后,轴承会存在安装误差;② 试验过 程中前后四次试验均为一组滚动轴承,试验过程中难 免会存在轴承磨损的问题,这也是导致前后两次测试 结果不一致的潜在原因。

4 真实的低转速航空发动机试验验证

4.1 低速状态下真实航空发动机滚动轴承异常检测

为验证本文所提方法在某型涡扇航空发动机低转 速滚动轴承故障检测中的有效性及泛化性能,在多台 同型号的航空发动机(其中一台安装完好的主轴承,另 两台的三支点主轴承存在外圈剥落故障,其余一台主 轴承存在内圈、外圈、滚动体的复合故障)上分别获取 了 120 r/min、160 r/min 两种转速下正常和故障两种状 态的样本数据,如表 6 所示。

 Tab. 6
 Aero-engine low-speed test sample information

桂油		样本数量	
拉座	正常	故障	样本总量
120 r/min	160	648	808
160 r/min	160	766	926

试验中采样频率为16 000 Hz,传感器安装测点为

中介机匣垂直振动测点。按照8:2的比例将正常样本 划分为训练集和测试集,完成模型的训练。在所有的 样本中进行测试。结果如图12所示。



图 12 ViT-DSVDD 在真实发动机中的检测结果 Fig. 12 ViT-DSVDD test results in real aero-engine

由图 12 结果可知,对于真实的航空发动机,ViT-DSVDD 在正常状态和故障状态的输出结果完全不同。 当转速为 120 r/min 时,可以设置阈值为 0.08,即可完 全将正常和故障状态进行区分,此时,检测精度可达到 100.00%。当转速为 160 r/min 时,计算所得的阈值为 0.10,检测精度同样达到了 100.00%。以上检测结果 表明,在设置合理的阈值后,本文所提算法可以用于真 实的低转速航空发动机滚动轴承的故障检测。图 12 中输出值 S 出现阶梯状的结果同样是由于在多台发动 机上安装了不同故障类型的轴承,使得输出结果 S 值 出现了先增大后减小的趋势,同一种故障类型其输出 值 S 较平稳。

4.2 噪声对检测结果的影响

对所有的原始振动加速度数据添加均值为0,方差 为0.01的高斯噪声(考虑到实际采集数据的最大值仅 为0.15),用于进一步验证算法在真实航空发动机低转 速滚动轴承振动加速度数据上的泛化性能。依然采用 数据预处理方法2对原始数据进行预处理,训练样本 的序号和4.1节中的相同,检测结果如图13所示。

结果显示,添加噪声后,在真实发动机数据上输出 值 *S*和不添加噪声时输出结果有很大的差异。但是, 在设置合理的阈值后,依然能够将正常和异常两种状 态进行精确地区分。对于 120 r/min 而言,依然可以制 定 0.08 为阈值,此时检测精度为 100%。对于 160 r/ min 的检测结果,如果依然设置阈值为 0.1,则此时不 能完全将正常和异常样本进行区分,而阈值设置为 0.14 后,可实现 100% 的检测。可见添加噪声后,虽然 同一状态的样本的数据和添加前有很大的差别,但是, 不同状态之间的输出值依然有很明显的区分度,也进 一步验证了本文方法具有很好的泛化性能。



5 结 论

本文提出了一种基于 ViT 的深度支持向量描述方法,并将其用于低速摇转和恒定低转速下的滚动轴承 故障检测,取得了很好的检测效果。分析结果表明。

(1)采用传统的信号分析方法很难或无法直接获 得低转速状态下基于机匣测点信号的航空发动机滚动 轴承的故障特征频率。

(2) 不同的数据预处理方法所获得的检测效果也 不尽相同。

(3)采用本文所提的 ViT-DSVDD 方法,无论是摇转还是恒定转速,可仅仅依靠正常状态的样本完成模型的训练,通过设置合理的阈值,然后实现对输入数据的异常检测。在真实的低转速航空发动机滚动轴承故障诊断中的验证结果也同样说明本文所提方法的有效性。

(4)本文的研究工作对于低转速下航空发动机滚 动轴承故障检测具有实际应用价值。

参考文献

[1] 尉询楷,杨立,战立光,等. 航空发动机预测与健康管理

[M]. 北京: 国防工业出版社, 2014.

- [2] 郝如江,卢文秀,褚福磊. 声发射检测技术用于滚动轴承故 障诊断的研究综述[J]. 振动与冲击,2008,27(3):75-79.
 HAO Rujiang, LU Wenxiu, CHU Fulei. Review of acoustic emission detection technology for rolling bearing fault diagnosis[J]. Journal of Vibration and Shock, 2008,27(3): 75-79.
- [3] 柯燕亮,王华庆,唐刚,等. 基于 Teager 峰值能量的低转速 轴承故障特征提取方法[J]. 振动与冲击,2017,36(11): 124-128.

KE Yanliang, WANG Huaqing, TANG Gang, et al. Fault feature extraction of low speed roller bearing based on the Teager peak energy [J]. Journal of Vibration and Shock, 2017, 36(11): 124-128.

- [4] CAESARENDRA W, PARK J H, KOSASIH P B, et al. Condition monitoring of low speed slewing bearings based on ensemble empirical mode decomposition method [J]. Transactions of the Korean Society for Noise and Vibration Engineering, 2013, 23(2): 131-143.
- [5] MISHRA C, SAMANTARAY A K, CHAKRABORTY G. Rolling element bearing fault diagnosis under slow speed operation using wavelet de-noising[J]. Measurement, 2017, 103: 77-86.
- [6] WANG S, NIU P, GUO Y, et al. Early diagnosis of bearing faults using decomposition and reconstruction stochastic resonance system [J]. Measurement, 2020, 158: 107709.
- [7] SANDOVAL D, LETURIONDO U, POZO F, et al. Lowspeed bearing fault diagnosis based on permutation and spectral entropy measures [J]. Applied Sciences, 2020, 10 (13):103390(1-15).
- [8] HAN T, LIU Q, ZHANG L, et al. Fault feature extraction of low speed roller bearing based on Teager energy operator and

(上接第174页)

- [24] 关新平, 彭海朋, 李丽香, 等. Lorenz 混沌系统的参数辨 识与控制[J]. 物理学报, 2001, 50(1): 26-29.
 GUAN Xinping, PENG Haipeng, LI Lixiang, et al. Parameters identification and control of Lorenz chaotic system
 [J]. Acta Physica Sinica, 2001, 50(1): 26-29.
- [25] 冯进钤,徐伟,王蕊.随机 Duffing 单边约束系统的倍周期分岔[J].物理学报,2006,55(11):5733-5739.
 FENG Jinqian, XU Wei, WANG Rui. Period-doubling bifurcation of stochastic Duffing one-side constraint system [J]. Acta Physica Sinica, 2006, 55(11): 5733-5739.
- [26] 楼京俊,何其伟,朱石坚. 多频激励软弹簧型 Duffing 系统中的混沌[J].应用数学和力学,2004,25(12):1299-1304.
 LOU Jingjun, HE Qiwei, ZHU Shijian. Chaos in the softening Duffing system under multi-frequency periodic forces

[J]. Applied Mathematics and Mechanics, 2004, 25(12): 1299-1304.

- [27] 朱为国,白象忠.四边固支热磁弹性矩形薄板的分岔与 混沌[J].振动与冲击,2009,28(5):59-62.
 ZHU Weiguo, BAI Xiangzhong. Bifurcation and chaos of a four-sides fixed thermomagnetic elastic rectangular plate[J]. Journal of Vibration and Shock, 2009, 28(5):59-62.
- [28] 马少娟, 徐伟, 李伟. 基于 Laguerre 多项式逼近法的随机 双势阱 Duffing 系统的分岔和混沌研究[J]. 物理学报,

CEEMD[J]. Meas J Int Meas Confed, 2019, 138: 400-408. [9] 李壮,沙云东,栾孝驰,等. 基于模拟机匣的中介轴承微弱

- [9] 学社, 沙云示, 采学驰, 等. 盔」 候似机匹的中介 轴承倾弱 故障特征提取技术[J]. 科学技术与工程, 2021, 21(35): 15262-15269.
 LI Zhuang, SHA Yundong, LUAN Xiaochi, et al. Weak fault feature extraction technology of intermediate bearing based on analog casing [J]. Science Technology and Engineering,
- [10] RUFF L, VANDERMEULEN R A, GÖRNITZ N, et al. Deep one-class classification [C] // International Conference on Machine Learning. Vienna, Austria, 2018.

2021,21(35):15262-15269.

- [11] VASWANI A, SHAZEER N, PARMAR N, et al. Attention is all you need[C] // Proceedings of the 31st Int'l Conference on Neural Information Processing Systems. Long Beach: Curran Associates Inc., 2017.
- [12] DOSOVITSKIY A, BEYER L, KOLESNIKOV A, et al. An image is worth 16 × 16 words: transformers for image recognition at scale [C] // Proceedings of the 9th Int' 1 Conference on Learning Representations. OpenReview. net Virtual Event, Austria, 2021.
- [13] 陈果.转子-滚动轴承-机匣耦合系统中滚动轴承故障的动 力学分析[J].振动工程学报,2008,21(6):577-587.
 CHEN Guo. Dynamic analysis of ball bearing faults in rotorball bearing-stator coupling system[J]. Journal of Vibration Engineering,2008,21(6):577-587.
- [14] CHALAPATHY R, MENON A K, CHAWLA S. Anomaly detection using one-class neural networks [J/OL]. (2018-02-18) [2019-01-11]. https://arxiv.org/abs/1802.06360.
- [15] RADFORD A, METZ L, CHINTALA S. Unsupervised representation learning with deep convolutional generative adversarial networks [J/OL]. (2015-11-19) [2016-01-07]. https://arxiv.org/abs/1511.06434.

2006, 55(8):4013-4019.

MA Shaojuan, XU Wei, LI Wei. Analysis of bifurcation and chaos in double-well Duffing system via Laguerre polynomial approximation[J]. Acta Physica Sinica, 2006, 55(8):4013-4019.

- [29] YANG J, HUANG D, SANJUÁN M A F, et al. Vibrational resonance in an overdamped system with a fractional order potential nonlinearity[J]. International Journal of Bifurcation and Chaos, 2018, 28(7): 1850082.
- [30] 彭荣荣. 一类含五次非线性恢复力的 Duffing 系统共振与 分岔特性分析[J]. 应用数学和力学, 2019, 40(10): 1122-1134.

PENG Rongrong. Analysis of resonance and bifurcation characteristics of some Duffing systems with quintic nonlinear restoring forces [J]. Applied Mathematics and Mechanics, 2019, 40(10): 1122-1134.

[31] 李欣业,陈予恕,吴志强,等.参数激励 Duffing-Van der Pol 振子的动力学响应及反馈控制[J].应用数学和力学, 2006,27(12):1387-1396.
LI Xinye, CHEN Yushu, WU Zhiqiang, et al. Response of a parametrically excited Duffing-Van der Pol oscillator with delayed feedback[I]. Applied Mathematics and Mechanics

delayed feedback[J]. Applied Mathematics and Mechanics, 2006, 27(12): 1387-1396.
[32] 郭建斌,申永军. 分数阶 Mathieu 振子的动力学研究[D].

石家庄:石家庄铁道大学,2022.