基于 ResNet-LSTM 的航空发动机性能异常检测方法

蔡舒好1,殷 航1,史 涛1,范 杰2

(1.中国民航大学航空工程学院,天津 300300; 2.中国南方航空股份有限公司河南分公司,郑州 450000)

摘要:为了实现数据驱动的航空发动机性能异常的智能检测,提出了一种基于残差网络(ResNet)-长短期记忆网络(LSTM)的 发动机性能异常检测方法。采用发动机性能数据图像化方法,在数据降维的同时,完备保留数据的关联特征和时序特征;以残差 单元构建发动机性能异常检测模型,在加深网络结构的同时,消除深层网络梯度消失问题,提高发动机性能图像空间关联特征的 提取能力。同时,引入LSTM,提出基于 ResNet-LSTM 的发动机性能异常检测模型,通过 ResNet 与 LSTM 的融合,强化异常检测模 型对时序特征的提取,提升发动机性能异常检测的准确率;通过发动机运行数据进行验证。结果表明:在训练集上,该方法的异常 检测准确率为94.95%,比基于 ResNet18、ResNet34、ResNet50 异常检测模型的分别提高10.87%、8.00%、3.23%;在测试集上,该方法 的异常检测准确率为92.15%,比基于 ResNet18、ResNet34、ResNet50 异常检测模型的分别提高11.81%、9.45%、3.78%。

关键词:异常检测;残差网络;长短期记忆网络;航空发动机 中图分类号:V263.6 **文献标识码:**A **doi**:10.13477/j.cnki.aeroengine.2024.01.019

Aero-Engine Performance Anomaly Detection Method Based on ResNet-LSTM

CAI Shu-yu¹, YIN Hang¹, SHI Tao¹, FAN Jie²

(1. College of Aeronautical Engineering, Civil Aviation University of China, Tianjin 300300, China;

2. Henan Branch, China Southern Airlines Company Limited, Zhengzhou 450000, China)

Abstract: In order to realize the intelligent detection of data-driven aero-engine performance anomalies, a method of aero-engine performance anomaly detection based on the Residual Neural Network (ResNet) and Long Short Term Memory (LSTM) is proposed. First, the visualization method of aero-engine performance data is designed. While reducing the data dimension, the correlation features and timing features of data are completely retained. Then, the residual unit is used to construct the aero-engine performance anomaly detection model, while deepening the network structure, the problem of deep network gradient disappearance is eliminated, and the spatial correlation feature extraction ability of engine performance images is enhanced. In the meantime, LSTM will be introduced to put forward the model of aero-engine performance anomaly detection based on ResNet-LSTM. Through the integration between ResNet and LSTM, it helps intensify the ability of the anomaly detection model to extract the timing features and enhance the accuracy of this method. Finally, it is verified by the aero-engine operation data. The results show that on the training set, the anomaly detection accuracy of this method is 94.95%, which is 10.87%, 8%, and 3.23% higher than that of the anomaly detection model based on ResNet18, ResNet34 and ResNet50, respectively. On the test set, the anomaly detection accuracy of this method is 92.15%, which is 11.81%, 9.45%, and 3.78% higher than that of the anomaly detection model based on ResNet50, respectively.

Key words: anomaly detection; residual neural network; long short term memory; aero-engine

0 引言

航空发动机作为航空器关键动力装置,其性能状态直接影响航空器运行安全和机上人员生命安全,因此对发动机性能进行异常检测具有重要意义。人工智能神经网络的快速发展为发动机异常诊断提供了

新的分析方法,它能够从数据中挖掘更深层次信息, 相比传统的回归分析方法有着更高的精度和适用性, 在发动机性能分析领域应用十分广泛。

基于排气温度^[1-2]、燃油流量^[3]、转子转速^[4-5]等数 据驱动的航空发动机性能分析被国内外学者广泛关 注。Birnbaum等^[6]运用基于递归最小二乘的异常检测

收稿日期:2022-08-03 作者简介:蔡舒好(1985),女,硕士,副教授。

引用格式:蔡舒妤,殷航,史涛,等. 基于ResNet-LSTM 的航空发动机性能异常检测方法[J]. 航空发动机,2024,50(1):135-142.CAI Shuyu,YIN Hang,SHI Tao,et al.Aero-engine performance anomaly detection method based on ResNet-LSTM[J].Aeroengine,2024,50(1):135-142.

算法对飞行数据进行在线异常检测,在飞行过程中实 现异常数据点的瞬时检测;张群岩等四利用多元线性 回归分析的统计学方法分析了发动机外部载荷、工作 状态以及气道流场3种试验条件对发动机振动的影 响,影响贡献率分别为28.91%、15.06%和17.01%,分 析结果对提高飞行试验能力具有积极意义:彭军等[8] 利用深度置信网络对发动机部件性能衰退故障数据 进行求解,得到更高的诊断精度;闫雪等¹⁹针对现有发 动机制件所存在的检测效率低、适用范围有限等缺 陷,提出了一种基于ResNet(Residual Neural Network) -18算法的缺陷分类方法,使用深度残差网络提取缺 陷特征,并通过修改网络结构适应于不同的缺陷种 类:林海涛等^[10]采用训练后的最小二乘(Levenberg-Marquardt, LM) 优化算法的反向传播(Back-Propagation, BP)神经网络进行发动机故障诊断, 正确 率达到94%;蔺瑞管等印针对发动机剩余寿命预测准 确性低的问题,提出基于长短期记忆网络(Long Short Term Memory,LSTM)的预测性维护模型,利用美国航 空航天局 C-MAPSS 数据集验证了该模型的有效性。 近几年,深度学习技术以其在目标特征提取上的显著 优势,成为故障诊断领域的研究热点。然而,深度学 习在发动机性能异常检测领域的应用还存在不适用 性。首先,发动机性能数据具有大规模、多维度、强关 联等特征,相关模型需能够同时对数据关联特征及时 序特征进行提取,并有效处理大规模、多维度的数据。 其次,对于深度学习网络模型,加深网络层数可以获 得更好的拟合特征日简化每层网络。但是传统网络 模型随着网络深度不断加大,会出现梯度退化现象, 导致输出误差较大,训练效果不理想。此外,深度学 习的应用很大程度上依赖于训练数据,对训练数据集 的合理构建和对特征信息的充分提取,是提升异常检 测准确度的关键。

针对深度学习在航空发动机性能异常检测领域 的应用局限,本文考虑航空发动机数据的关联特征和 时序特征,提出一种基于ResNet-LSTM的航空发动机 性能异常检测方法。通过真实性能数据对其进行测 试,并与其他模型进行对比,验证了该模型的有效性。

1 航空发动机性能图像化方法

利用深度学习网络模型在图像特征提取方面的 优势,构建航空发动机高维性能数据时序矩阵,并将 其转换为2维性能图像,为航空发动机性能异常检测 模型提供数据输入。

假设航空发动机性能数据有*n*个性能参数,数据 时序长度为*m*,则航空发动机性能数据时序矩阵*D*为

$$\boldsymbol{D} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{d}_{1} \\ \vdots \\ \boldsymbol{d}_{i} \\ \vdots \\ \boldsymbol{d}_{i} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{d}_{11} & \cdots & \boldsymbol{d}_{1m} \\ \ddots & \vdots \\ \vdots & \boldsymbol{d}_{ij} & \vdots \\ \ddots & \vdots \\ \boldsymbol{d}_{n1} & \cdots & \boldsymbol{d}_{nm} \end{bmatrix}$$
(1)

式中: d_i 为第i个性能参数的时序数据; d_{ij} 为第i个性能 参数的第i个性能数据, $1 \le i \le n, 1 \le j \le m_o$

对于航空发动机性能数据时序矩阵D,可将其各性能参数时序数据映射至RGB色彩空间的[0,255]区间内,实现发动机性能数据图像化。

航空发动机性能图像P为

$$\boldsymbol{P} = \begin{bmatrix} p_{11} & \cdots & p_{1m} \\ \vdots & \vdots \\ p_{ij} & \vdots \\ \vdots & \vdots \\ p_{n1} & \cdots & p_{nm} \end{bmatrix}$$
(2)

式中: p_{ij} 为第i个性能参数的第j个性能数据对应的 RGB像素值, $1 \le i \le n, 1 \le j \le m_{\odot}$

$$p_{ij} = \frac{(d_{ij} - d_{i,\min}) \times 256}{(d_{i,\max} - d_{i,\min})}$$
(3)

航空发动机性能图像化方法通过建立各发动机 性能数据值域与RGB彩色空间的映射关系,将高维 度的性能参数数据转换为2维性能图像,为性能参数 之间关联特征提取和时序特征提取保留充分的性能 数据信息。

2 基于 ResNet-LSTM 的航空发动机性能异常检测模型

2.1 残差单元结构

针对航空发动机性能数据所具有高维度、大规模、强关联的特点,发动机性能异常检测模型以多个

残差单元构建前置特征提 取模块,提取发动机性能 参数间的关联性特征。

作为航空发动机性能异 常检测模型前置特征提取模 块的核心部分,残差单元^{12-13]} 基本结构如图1所示。



假设第1个残差单元输入性能图像特征为x₁,输 出特征为x₁₁,则残差单元为

$$y_l = h(x_l) + F(x_l, \omega_l)$$
(4)

$$x_{l+1} = \operatorname{Re} \operatorname{LU}(y_l) \tag{5}$$

当 y_l 与 x_l 维度相同时, $h(x_l)$ 为恒等连接,即 $h(x_l)$ = x_l ;当 y_l 与 x_l 维度不同时, $h(x_l)$ 是 x_l 的线性映射,即 $h(x_l)$ = $\lambda \cdot x_l$,以匹配维度; $F(x_l, \omega_l)$ 为残差函数

$$F(x_l, \boldsymbol{\omega}_l) = \operatorname{Re} \operatorname{LU} (x_l \cdot \boldsymbol{\omega}_l + b_l)$$
(6)

式中: ω_l 为第l个残差单元的权重及偏差, ω_l = $\{w_{l,k}|1 \le k \le K\}$;K为残差单元的网络层数目, b_l 为该层偏置,线 性整流函数(Rectified Linear Unit, ReLU)为激活函数

$$\operatorname{Re} \mathrm{LU} = \mathrm{MAX}(0, x) \tag{7}$$

假设损失函数为ε,任意更深层的第*L*个残差单 元输入特征为*x*_{*L*},则残差单元梯度为

$$\frac{\partial \varepsilon}{\partial x_l} = \frac{\partial \varepsilon}{\partial x_L} \frac{\partial x_L}{\partial x_l} = \frac{\partial \varepsilon}{\partial x_L} \left(1 + \frac{\partial}{\partial x_l} \sum_{i=1}^{L-1} F(x_i, \omega_i) \right)$$
(8)

式中:梯度 $\frac{\partial \varepsilon}{\partial x_l}$ 能够解耦为2部分, $\frac{\partial \varepsilon}{\partial x_L}$ 表示信息不通 过权重层直接传播,使损失函数信息可后向传播至更 浅的任意单元;同时,保证即使权重任意小,亦均可避 免梯度消失现象。

2.2 长短期记忆网络结构

针对航空发动机性能数据所具有的时序特征,以 LSTM^[14]网络构建航空发动机性能异常检测模型的时 序特征提取模块,提取航空发动机性能参数间的时序 性特征。

LSTM 网络循环单元结构如图 2 所示。从图中可见,LSTM 由 3 个门^[15-16]组成,分别是遗忘门 f_t 、输入门 i_t 和输出门 o_t 。



遗忘门运算逻辑为

 $f_{t} = \sigma(w_{xf} \cdot x + w_{hf} \cdot h_{t-1} + b_{f})$ (9) 式中: w_{xf} 和 w_{hf} 为遗忘门的权重系数; b_{f} 为遗忘门的偏 置项。遗忘门的输出 f_{t} 是n维输出,每个值都在(0,1) 之间,其值接近0的信息被遗忘,接近1的被保留。

因此,通过遗忘门,LSTM可以长期记忆重要信息,并且记忆可随输入动态调整。

输入门运算逻辑为

$$\tilde{e}_t = \tanh(w_{xc} \cdot x_t + w_{hc} \cdot h_{t-1} + b_c) \qquad (10)$$

 $i_t = \sigma(w_{xi} \cdot x_t + w_{hi} \cdot h_{t-1} + b_i)$ (11) 式中:tanh为双曲正切激活函数; w_{xx} 和 w_{xx} 为 \tilde{c}_t 的权重 系数; b_c 为 \tilde{c}_t 的偏置项; w_{xi} 和 w_{hi} 为输入门的权重系数; b_i 为输入门的偏置向量。

输入门整合上一时刻与当前时刻信息一起作为 新的输入,有选择地保留在当前状态,因此,通过输入 门,LSTM可以短期记忆重要信息,并且不断更新当前 状态。

输出门运算逻辑为

 $o_{t} = \sigma(w_{xo} \cdot x_{t} + w_{ho} \cdot h_{t-1} + b_{0})$ (12) 式中: w_{xo} 和 w_{ho} 为输出门的权重系数; b_{o} 为输出门的偏 置向量。

输出门产生当前时刻的输出。输出门根据当前 时刻t输入x_i与上一时刻t-1隐藏层的状态h_{t-1}以及最 新状态c_i决定该时刻t的输出h_t。

当前时刻t的状态c_t为

$$c_{i} = f_{i} \cdot c_{i-1} + i_{i} \cdot \tilde{c}_{i}$$
(13)
当前时刻 t 的输出 h,为

$$h_{\iota} = o_{\iota} \cdot \tanh(c_{\iota}) \tag{14}$$

 σ 为Sigmoid激活函数,取值范围在[0,1]

$$\sigma = \text{Sigmoid}(x) = \frac{1}{1 + e^{-x}}$$
(15)

tanh函数的取值范围为[-1,1]

$$\tanh(x) = \frac{e^x - e^{-x}}{e^x + e^{-x}}$$
(16)

2.3 基于 ResNet-LSTM 的航空发动机性能异常检测模型

基于 ResNet-LSTM 的航空发动机性能异常检测 模型由前置特征提取模块、时序特征提取模块、输出 模块 3 部分组成。前置特征提取模块以 ResNet 网络 为核心,用来学习发动机性能图像空间关联等特征; 时序特征提取模块以 LSTM 为核心,用来挖掘数据的 时序特征;输出模块整合网络输出并通过 Softmax 分 类器¹¹⁷¹对输出信息进行判别,实现发动机性能异常检 测功能。发动机性能异常检测模型如图 3 所示。

基于 ResNet-LSTM 的航空发动机性能异常检测 模型各模块组成如下。 (1)前置特征提取模
块包括Conv(Convolutional)
-ReLU 层、BN(Batch
Normalization)层、ReLU
层、Max-pooling 层以及4
类 ResBlock 组成的
ResBlock 层、ReLU 层、
Avg-pooling 层。

Conv-ReLU 层为卷积 层与激活函数结合层,以 卷积运算提取深层次的信 息,运用激活函数 ReLU 增 强非线性拟合能力。该层 卷积核尺寸为7×7,步长为 2。第*i* 层卷积层进行局部 特征提取为



(17)

 $x_i = \operatorname{Re} \operatorname{LU}(x_{i-1} \cdot \omega_i + b_i)$

式中: x_{i-1} 为该卷积层输入; ω_i 为该层权重; b_i 为该层偏置项。激活函数ReLU计算见式(7)。

BN层为批量归一化层,通过将输入强制转换为 近似标准正态分布,使得前序非线性变换函数的输入 值落入对输入比较敏感的区域,以此避免发生深层网 络性能退化,同时保持梯度较大状态,提升网络参数 优化的效率,使其高效收敛。假设第*k*个训练批次有 *n*个样本*x*_i,1≤*i*≤*n*,则第*k*个训练批次样本均值*µ*_k为

$$\boldsymbol{\mu}_{i} = \frac{1}{n} \sum_{i=1}^{n} \boldsymbol{x}_{i} \tag{18}$$

第k个训练批次样本方差 σ_k^2 为

$$\sigma_k^2 = \frac{1}{n} \sum_{i=1}^n x_i (x_i - \mu_k)^2$$
(19)

BN层输入x_i为

$$\hat{x} = \frac{x_i - \mu_k}{\sqrt{\sigma_k^2 + \varepsilon}} \tag{20}$$

BN 层输出 y_i为

$$y_i = \gamma \hat{x} + \beta \tag{21}$$

式中: ε 为偏置; γ 、 β 均为残差网络训练归一化参数。

Max-pooling 为最大池化层

$$y_i = \gamma \hat{x} + \beta \tag{22}$$

式中:y_m为最大池化的输出值;x_i为输入的各元素值。

最大池化层的作用是选出最大值作为池化后的 值,除去冗余信息,降低特征维度,加速运算防止出现 过拟合现象。 ResBlock 层的4种不同结构的 ResBlock 如图4所 示。ResBlock 层中第1部分由3个ResBlock1组成,每 个 ResBlock1有3层卷积层,卷积核尺寸分别为1×1、 3×3、1×1,步长为2;第2部分由4个 ResBlock2组成, 每个 ResBlock2有3层卷积层,卷积核尺寸分别为1× 1、3×3、1×1,步长为2;第3、4部分分别由6个 ResBlock3和3个 ResBlock4组成,其卷积层数、卷积 核尺寸和步长均相同。





Avg-pooling(average pooling)为平均池化层

$$y_a = \frac{1}{n} \sum_{i=1}^{n} x_i \tag{23}$$

式中:y_a为平均池化的输出值;x_i为输入的各元素值。 平均池化层的作用是计算出平均值作为池化后的值, 除去冗余信息,降低特征维度,加速运算防止出现过 拟合现象。

(2)时序特征提取模块主要由LSTM 层组成。 LSTM 层为长短期记忆网络层,计算逻辑见式(9)~ (14)。由1层 LSTM 网络组成,输入向量的维度为 2048,选 tanh 函数和Sigmoid 函数为激活函数。

(3)输出模块由Fully connected 层与Softmax 层组

成。Fully connected 为全连接层,该层量化为

$$f(x) = \sum_{i=1}^{n} \omega_i x_i + b \tag{24}$$

式中: x_i 、 ω_i 分别为第i个输入的输入值与权重;b为偏置。

该层的作用是整合和提取之前卷积层、池化层等 网络运算后的信息特征,确定其分类,提高该网络整 体的鲁棒性。

Softmax 层为 Softmax 分类器层,通过 Softmax 函数,把从前面网络中输出的信息数据映射到[0,1]区间上,对航空发动机性能图像纹理片段进行判定,计算其正常或者异常的概率,最终实现航空发动机性能异常检测。Softmax 函数为

$$S_{i} = \frac{e^{x}k}{\sum_{i=1}^{n} e^{xi}}$$
(25)

式中: S_i 为第k个数据的Softmax值; x_k 为第k个数据的 值;n为数据总数; $\sum_{i=1}^{n} e^{xi}$ 为所有数据的指数和。

基于 ResNet-LSTM 的航空发动机性能异常检测 方法具体步骤如下。

(1)航空发动机性能图像化。依据式(1)~(3),将 高维度的性能参数数据转换为2维性能图像。

(2)航空发动机性能数据集建立。通过图像纹理 分析,建立发动机性能数据集,并设定发动机性能异 常检测的训练集和测试集比例。

(3)构建基于ResNet-LSTM网络的航空发动机性能异常检测模型。

(4)设置模型超参数,将训练集输入到性能异常 检测模型中进行训练。

(5)使用训练好的检测模型对测试集进行异常 检测。

2.4 模型评价指标

为了评价航空发动机性能异常检测模型,本文采 用准确率 accuracy 作为模型主要评价指标,损失值 loss 作为辅助评价指标。

异常检测准确率为

accuracy =
$$\frac{x_i}{N_i}$$
 (26)

式中:x_i为第*i*次检测中正确样本数;N_i为第*i*次检测中的样本总数。

损失值用以计算预测值和实际值之间的差异程 度,采用二分类交叉熵函数计算模型的损失值

$$\text{Loss} = -\sum_{i=1}^{n} (y_i \log(\hat{y}_i) + (1 - y_i) \log(1 - \hat{y}_i)) \quad (27)$$

式中: \hat{y}_i 为第i个样本是正确样本的概率,是模型预测的结果,由Softmax层中Softmax分类器计算得来,即 $\hat{y}_i = S_i$,见式(25);y为样本标签,如果样本属于正确样本,取值为1,否则取值为0。

3 实例验证与分析

3.1 航空发动机性能图像数据集

为了验证基于 ResNet-LSTM 的航空发动机性能 异常检测方法,收集航空公司机队 QAR 数据,选取 CFM56-7B 发动机性能参数,包括左发低压转子振动 值、左发高压转子振动值、右发低压转子振动值和右 发高压转子振动值,共计12组性能数据,其中正常状 态数据为10组,振动异常状态数据为2组,12组数据 具体信息见表1。

表1 12组数据具体信息

| 组别 | 数据量 | 运行状态 | 组别 | 数据量 | 运行状态 | |
|----|-------|------|----|------|------|--|
| а | 11085 | 正常 | g | 5411 | 正常 | |
| b | 6771 | 正常 | h | 5421 | 正常 | |
| с | 6681 | 正常 | i | 7868 | 正常 | |
| d | 9521 | 正常 | j | 7345 | 正常 | |
| е | 10413 | 正常 | k | 5947 | 振动异常 | |
| f | 5936 | 正常 | 1 | 6840 | 振动异常 | |
| | | | | | | |

依据航空发动机性能图像化方法,将性能数据转 化为性能图像,通过纹理分析,将性能图像划分为正 常性能图像纹理片段和异常性能图像纹理片段,并分 别建立发动机性能图像纹理数据集。发动机性能图 像纹理数据集部分样本如图5所示。

3.2 验证与分析

航空发动机性能异常检测模型参数设置见表2。 以航空发动机性能图像纹理数据集的80%样本作为 训练集,20%样本作为测试集。

为验证本文模型的有效性,在相同的数据集、试验环境和参数设置下,以ResNet18、ResNet34、ResNet50、ResNet-LSTM4种模型进行对比验证。

(1)训练集上的准确率和损失值。ResNet18、 ResNet34、ResNet50、ResNet-LSTM 4种性能异常检测 模型以相同的参数设置在相同训练集上的准确率和 损失值变化对比如图6所示。

从图 6(a)中可见,在训练初期,4种模型的准确 率均快速提高,随着训练次数 epoch 的增加,收敛速度 开始变慢,准确率在一定范围内波动,随后波动减小 并逐渐稳定,最终收敛。从图 6(b)中可见,在训练初



图5 发动机性能图像纹理数据集部分样本



期,4种模型的损失值快速减小,随着训练次数的增加,收敛速度开始变慢,损失值在一定范围内波动,最 终收敛。通过4种模型对比可见,基于ResNet-LSTM 的航空发动机性能异常检测模型在训练集上的准确 率高于其他异常检测模型的,损失值小于其他异常检 测模型的,模型性能最好。这一结果充分说明了融合 LSTM 网络提取数据时序特征后提高了模型在训练集 上的准确率,同时降低了损失值,这有助于之后整个 发动机性能异常检测模型在测试集以及实际应用中 获得更好的检测效果。

ResNet18、ResNet34、ResNet50、ResNet-LSTM 4 种模型在训练集上的训练结果见表3。

表3 4种模型的训练结果

| 模型 | 准确率/% | 损失值 | 训练时间/min |
|-------------|-------|-------|----------|
| ResNet18 | 84.08 | 1.220 | 41.706 |
| ResNet34 | 86.95 | 1.165 | 75.104 |
| ResNet50 | 91.72 | 1.001 | 116.772 |
| ResNet-LSTM | 94.95 | 0.722 | 127.128 |

从表3中可见,改进后的模型在训练集上取得了 最好的效果。改进后 ResNet-LSTM 模型的准确率得 到显著提升,与 ResNet18 模型相比准确率提高 10.87%,与 ResNet34 模型相比准确率提高 8%,与 ResNet50 模型相比准确率提高 3.23%。改进后 ResNet-LSTM模型的损失值减小,与 ResNet18模型相 比损失值减小0.498,与 ResNet34模型相比损失值减 小0.443,与 ResNet50模型相比损失值减小0.279。改 进后 ResNet-LSTM模型训练时间有所增加,由于在单 一的 ResNet 网络基础上融合 LSTM 网络,以复杂网络 结构增强了模型对训练数据特征提取的能力,以增加 网络参数和计算量进而增加训练时间为代价提高了 训练的准确率。

(2)测试集上的准确率和损失值。将训练完成的 ResNet18、ResNet34、ResNet50、ResNet-LSTM 4种性 能异常检测模型在相同测试集上进行测试,测试结果 见表4。

表4 4种模型测试结果

| 模型 | 准确率/% | 损失值 | 测试时间/s |
|-------------|-------|-------|--------|
| ResNet18 | 80.34 | 1.097 | 3.921 |
| ResNet34 | 82.70 | 1.076 | 4.351 |
| ResNet50 | 88.37 | 0.946 | 4.949 |
| ResNet-LSTM | 92.15 | 0.604 | 5.471 |

从表中可见,基于 ResNet-LSTM 的航空发动机性 能异常检测模型在测试集上准确率最高,达到 92.15%,相比 ResNet50模型的提高了3.78%,主要原 因是在 ResNet50 网络后增加了 LSTM 网络,在 ResNet50提取特征的基础上进一步提取时间特征信 息,使模型获得的性能数据特征更加充分,有效提高 了发动机性能异常检测模型的检测准确率。在时间 方面,与其他模型相比,改进后的模型测试时间虽有 所增加,但仍保持了秒级的响应时间,说明改进后的 模型在提高检测准确率的同时,仍可在较短的时间内 完成异常检测,满足工程应用对实时性的需求。

(3)在不同数据集上的试验结果对比。基于原始 数据集构建A、B、C3组数据集,A组数据集是在原始 数据集中随机选取90%的数据构成,B组数据集是在

| 原始数据集中随机选取 | 表5 3组数排 | 居具体信息 |
|---------------|---------|-------|
| 75%的数据构成,C组数据 | 组别 | 数据量 |
| 崔具五百扮粉捉隹山随机 | А | 80316 |
| 来走在床姐奴脑条干随机 | В | 66929 |
| 选取50%的数据构成,3组 | С | 44620 |
| 数据具体信息见表5。 | | |

将发动机性能数据转换为2维性能图像后建立 航空发动机性能图像纹理数据集,以发动机性能图像 纹理数据集的80%样本作为训练集,20%样本作为测 试集。将 ResNet18、ResNet34、ResNet50、ResNet-LSTM 4种性能异常检测模型分别在不同的数据集上 进行测试,得到的结果如图7~9所示并见表6~8。



| 模型 | 准确率/% | 损失值 | |
|-------------|-------------------|-------|--|
| ResNet18 | 80.19 | 1.104 | |
| ResNet34 | 82.66 | 1.082 | |
| ResNet50 | 88.32 | 0.953 | |
| ResNet-LSTM | 92.11 | 0.606 | |
| 表7 | | | |
| 模型 | 准确率/% | 损失值 | |
| ResNet18 | 78.83 | 1.112 | |
| ResNet34 | 82.66 | 1.095 | |
| ResNet50 | 87.86 | 1.003 | |
| ResNet-LSTM | 91.70 | 0.611 | |
| 表8 | 表8 4种模型在数据集C上测试结果 | | |
| 模型 | 准确率/% | 损失值 | |
| ResNet18 | 77.56 | 1.228 | |
| ResNet34 | 82.21 | 1.110 | |
| ResNet50 | 87.63 | 1.014 | |
| ResNet-LSTM | 91.51 | 0.627 | |

表6 4种模型在数据集A上测试结果

改进后的ResNet-LSTM模型在不同数据集上的 准确率和损失值都优于其他模型的,证明改进后航空 发动机异常检测方法的效果十分稳定。

4种模型在不同数据集上的训练时间和测试时 间如图 10 所示。从图中可见,改进后的 ResNet-LSTM模型在运行时间上相比其他模型有所增加,这 是因为 ResNet-LSTM 网络加深了 ResNet 网络深度的 同时融合 LSTM 网络,提高模型网络复杂度,导致神 经网络整体的时间复杂度增加,相比简单网络模型消 耗更多内存,同时增加了网络参数与计算量,在运行 过程中,神经网络把上一层的数据特征与下一层的数 据特征在维度上进行累加,这样虽然提高了网络提取 特征的能力,但会导致内存访问成本随网络深度增加 而增长,进而导致模型运行时间稍有增加。



图 10 4种模型在不同数据集上的训练时间和测试时间变化对比

基于 ResNet-LSTM 的航空发动机性能异常检测 模型在测试集上的运行时间与其他网络相比增长在 2 s以内,仍保持了秒级的响应时间。在实际工程应 用中,训练时间发生在异常检测任务之前的后台准备 工作中,测试时间发生在正式异常检测任务中,代表 对航空发动机性能进行异常检测时所需时间,且训练 1次后可进行多次异常检测工作。因此本文方法通 过牺牲少许后台训练时间换取更高的准确率在工程 意义上是值得的,且秒级的测试响应时间依旧符合实 际工程应用中的实时性要求。

4 结论

(1)建立了基于 ResNet-LSTM 的航空发动机性能 异常检测模型,与基于 ResNet18、ResNet34、ResNet50 网络的异常检测模型相比,异常检测准确率显著提 高,分别提高了11.81%,9.45%、3.78%,且损失值均明 显减小。

(2)试验结果表明,针对具有大规模、高维度、强 关联、时序性等特征的航空发动机性能数据,通过增 加网络复杂度的方式提高网络的性能,能得到更好的 异常检测效果,且改进效果较为稳定,虽然模型训练 时间有所增加,但模型测试时间与其他模型的相差不 大且用时较短,在工程应用可接受的时间范围内,因 此改进后的模型可以满足工程应用实时性的需求。

参考文献:

- [1] Giorgi M G, Quarta M.Hybrid multigene genetic programming-artificial neural networks approach for dynamic performance prediction of an aeroengine[J]. Aerospace Science and Technology, 2020, 103:105902– 1–12.
- [2] 刘渊,余映红,田彦云,等.航空发动机排气温度基线建模新方法研 究[J].推进技术,2022,43(4):16-25.

LIU Yuan, YU Yinghong, TIAN Yanyun, et al. Investigation on new method for baseline modelling of aeroengine exhaust gas temperature [J]. Journal of Propulsion Technology, 2022, 43 (4) : 16–25. (in Chinese)

 [3] 郭政波,刘振刚,雷杰.基于极限学习机的航空发动机主燃油流量 预测研究[J].工程与试验,2020,60(1):21-23.
 GUO Zhengbo, LIU Zhengang, LEI Jie. Prediction of aerongine main fuel flow based on extreme learning machine[J].Engineering and Test,

tuel flow based on extreme learning machine [J].Engineering and Test, 2020,60(1):21-23.(in Chinese)

[4] 王世德,刘志宏,王炳辉.某型航空发动机转速摆动故障分析[J].航 空维修与工程,2021(10):79-80.

WANG Shide, LIU Zhihong, WANG Binghui.Failure analysis on rotating speed swing for a certain type of engine [J]. Aviation Maintenance and Engineering, 2021(10):79–80.(in Chinese)

[5] 李小彪,马庆岩,张立伟,等.航空发动机高压转子转速摆动故障分析与排除[J].航空发动机,2021,47(5):62-65.

LI Xiaobiao, MA Qingyan, ZHANG Liwei, et al. Analysis and elimination on speed swing of an aeroengine high pressure rotor[J]. Aeroengine, 2021, 47(5): 62-65.(in Chinese)

- [6] Birnbaum Z, Dolgikh A, Skormin V, et al. Unmanned aerial vehicle security using recursive parameter estimation[C]//2014 International Conference on Unmanned Aircraft Systems (ICUAS). Orlando: IEEE, 2014:692–702.
- [7] 张群岩, 史建邦, 符娆. 基于多元线性回归方法的试验条件对发动 机振动的影响分析[J]. 机械研究与应用, 2016, 29(4): 114-117. ZHANG Qunyan, SHI Jianbang, FU Yao. Influence analysis of testing conditions on engine vibration base on MLR[J]. Mechanical Research and Application, 2016, 29(4): 114-117. (in Chinese)
- [8] 彭军,郭晨阳,张勇,等.基于深度学习的航空发动机部件故障诊断 [J].系统仿真技术,2018,14(1):20-24.

PENG Jun, GUO Chenyang, ZHANG Yong, et al. Fault diagnosis of aero engine components based on deep learning method[J]. System Simulation Technology, 2018, 14(1): 20-24. (in Chinese)

[9] 闫雪,张瑜,李光耀,等.基于ResNet 的航空发动机制件表面缺陷分 类研究[J].计算机科学与应用,2021,11(5):1256-1263.

YAN Xue, ZHANG Yu, LI Guangyao, et al.Research on surface defects classification of aeroengine parts based on ResNet[J].Computer Science and Application, 2021, 11(5): 1256–1263.(in Chinese)

- [10] 林海涛,朱宝全,马小涵.基于 BP 神经网络的发动机故障诊断算 法研究[J].科学技术创新,2020(16):73-74.
 LIN Haitao, ZHU Baoquan, MA Xiaohan. Research on engine fault diagnosis algorithm based on BP neural network[J]. Innovation in Science and Technology,2020(16):73-74. (in Chinese)
- [11] 蔺瑞管,王华伟,车畅畅,等.基于LSTM分类器的航空发动机预测 性维护模型[J].系统工程与电子技术,2022,44(3):1052-1059.
 LIN Ruiguan, WANG Huawei, CHE Changchang, et al. Predictive maintenance model of aeroengine based on LSTM classifier[J].Systems Engineering and Electronics,2022,44(3):1052-1059.(in Chinese)
- [12] He K, Zhang X, Ren S. Deep residual learning for image recognition [C]//2016 IEEE Conference on Computer Vision and Pattern Recognition (CVPR).Las Vegas: IEEE, 2016: 770–778.
- [13] He K, Zhang X, Ren S, et al. Identity mappings in deep residual networks[C]//Computer Vision—ECCV 2016 (Lecture Notes in Computer Science 9908).Amsterdam:ECCV,2016:630-645.
- [14] 陈保家,郭凯敏,陈法法,等.基于残差Nested-LSTM和注意力机制的航空发动机剩余寿命预测[J].航空动力学报,2023,38(5):1176-1184.

CHEN Baojia, GUO Kaimin, CHEN Fafa, et al. Prediction of remaining useful life of aero-engine based on residual Nested-LSTM and attention mechanism [J]. Journal of Aerospace Power, 2023, 38(5): 1176-1184.(in Chinese)

[15] 王坤,侯树贤.基于深度学习的辅助动力装置性能参数预测方法 研究[J].推进技术,2022,43(1):290-299.
WANG Kun, HOU Shuxian.Prediction method of auxiliary power unit performance parameter based on deep learning[J].Journal of Propulsion Technology,2022,43(1):290-299.(in Chinese)

[16] 沈庙生,高更君.基于LSTM 的短时高速公路交通量预测[J].控制 工程,2023,30(11):2011-2018.

SHEN Miaosheng, GAO Gengjun. Short-term forecasting of highway traffic volume based on LSTM[J].Control Engineering of China, 2023, 30(11):2011-2018.(in Chinese)

[17] Zhang Q, Yang J B, Zhang X W, et al. SO-softmax loss for discriminable embedding learning in CNNs[J]. Pattern Recognition, 2022,131(c):108877.

(编辑:刘静)