文章编号:1674-8190(XXXX)XX-001-12

融合注意力机制的航空发动机推力估计方法研究

邹雨杭,赵永平

(南京航空航天大学能源与动力学院,南京210016)

摘 要:准确预测航空发动机推力大小对直接控制发动机推力具有重要意义。为了提升航空发动机推力估计 模型的准确性和实用性,针对时间序列预测构建融合LSTM和注意力机制的多任务LSTM-Attention模型;针 对不同飞行条件下推力估计的问题,运用Fine-tune和改进DANN的迁移学习方法以增强模型对于多工况条件 下的适应性。结果表明:LSTM融合注意力机制可以有效地对长时间序列数据进行建模,修正了LSTM在全局 建模能力上不足的问题,同时也克服了注意力机制难以捕捉相对位置信息的局限;多任务学习策略能显著提高 模型在油门杆突变节点处的预测精度,进一步提高了模型的准确性;当目标域数据较少时应当选择Fine-tune, 而在目标域数据充足的情况下使用改进DANN方法将得到准确性更高的模型。 关键词:推力估计;时间序列预测;LSTM;注意力机制;多任务学习;迁移学习 **中图分类号:** V239 **文献标识码:**A **DOI:** 10. 16615/j. cnki. 1674-8190. XXXX. XX. 01

Research on aircraft engine thrust estimation method incorporating attention mechanism

ZOU Yuhang, ZHAO Yongping

(College of Energy and Power Engineering, Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, Nanjing 210016, China)

Abstract: Accurately predicting the thrust of aircraft engines is of great significance for directly controlling engine thrust. This study aims to enhance the accuracy and practicality of thrust estimation models for aero engines. The research first constructs a multi-task LSTM-Attention model that integrates Long Short-Term Memory (LSTM) and attention mechanisms for time series forecasting. Additionally, to address the issue of thrust estimation under different flight conditions, this paper employs Fine-tuning and an improved Domain-Adversarial Neural Network (DANN) transfer learning method to strengthen the model's adaptability to multiple operational conditions. The results demonstrate that LSTM combined with the attention mechanism can effectively model long time series data, rectifying LSTM's insufficiency in global modeling capabilities, while also overcoming the limitation of the attention mechanism in capturing relative position information. The multi-task learning strategy can significantly improve the model's prediction accuracy at the abrupt changes in the throttle levers, further enhancing the model's accuracy. The study of thrust prediction under different conditions based on transfer learning methods indicates that Fine-tuning should be selected when there is limited target domain data, while the modified DANN method will yield a model with higher accuracy when there is sufficient target domain data.

Key words: thrust estimation; time series forecasting; LSTM; attention; multi-task learning; transfer learning

收稿日期: 2023-09-12; 修回日期: 2024-02-05

基金项目:国家科技重大专项(J2019-I-0010-0010);中央高校基本科研业务费(NS2022027);航空发动机及燃气轮机基础科学中心项目 (P2022-B-V-002-001)

通信作者:赵永平(1982-),男,博士,研究员。 E-mail: y. p. zhao@163. com

引用格式: 邹雨杭,赵永平.融合注意力机制的航空发动机推力估计方法研究[J]. 航空工程进展, XXXX, XX(XX): 1-12. ZOU Yuhang, ZHAO Yongping. Research on aircraft engine thrust estimation method incorporating attention mechanism[J]. Advances in Aeronautical Science and Engineering, XXXX, XX(XX): 1-12. (in Chinese)

0 引 言

航空发动机是飞机最核心的组件之一,它为 飞机提供了飞行过程所需的推力。飞机在执行不 同的飞行任务过程中对发动机推力的需求是不同 的,这对航空发动机的推力控制系统提出了极高 的要求。传统的发动机大多以间接控制的方式控 制发动机的推力,但是在控制精确度和响应速度 上难以满足发动机对高性能的需求。因此,研究 人员对如何直接控制航空发动机的推力方法进行 了深入研究^[1],准确预测航空发动机推力大小对直 接 控制发动机推力具有重要的价值和参考 意义^[2-3]。

航空发动机推力估计通常采用数据驱动的建 模方法^[4],该方法是利用飞行过程中的历史飞行数 据,如高度、马赫数、燃油量等,建立发动机推力估 计模型。近年来,深度学习因人工神经网络强大 的非线性拟合能力,在计算机视觉、自然语言处 理、生成式人工智能等领域上得到应用。神经网 络依靠其强大的建模能力,成为航空发动机推力 估计这一高度非线性多维时间序列预测任务的解 决方案之一^[5-7]。

国内外诸多研究者采用深度学习的建模方法 对时间序列建模进行了研究,还有研究人员将其 用于航空发动机推力估计的研究之中。循环神经 网络(Recurrent Neural Networks,简称RNN)于19 世纪80年代被提出,Chung等^[8]利用其独特的结构 实现了时间序列建模,证明了RNN模型拥有依靠 过去的数据对未来做预测的能力;然而,Bengio 等¹⁹¹指出,循环神经网络存在着许多缺点,如难以 处理长期依赖性和梯度消失/梯度爆炸等问题。 为了克服这些问题,Hochreiter等^[10]提出了改进的 RNN 变体 —— 长短期记忆网络(Long Short-Term Memory,简称LSTM)。LSTM 通过门控机 制控制信息的流动,保证了它可以忽略某些时刻 的状态或者着重记住某些时刻的状态,从而更有 效地处理梯度。李智强^[11]将LSTM网络用于航空 发动机推力估计,并在实验中得到了显著的效果。 然而,LSTM并未完全解决 RNN 的长期依赖问 题,在长时间序列估计上表现较差;而且基于 LSTM的航空发动机推力估计模型在油门杆角度 突变时,推力大小会产生巨大的波动,推力预测曲 线的跟随能力较差,极大地降低了模型的性能。 除此之外,仅使用一个高度、马赫数工况下的数据 进行的模型训练,由于特征空间偏移的存在,模型 无法在全包线内都有良好的表现。

综上所述,如何训练更可靠、实用性更高的模型还需进一步探究。本文针对LSTM网络结构的缺陷进行研究,通过优化网络结构来提高模型的精度;使用一种新的训练框架,解决油门杆突变时推力产生较大误差的问题;针对多工况预测的问题,在不同训练数据量的条件下,实验对比Finetune、改进DANN两种迁移学习方法,研究运用迁移学习解决多领域预测问题的方案。

1 问题描述

本文的研究对象为某型混排涡扇发动机部件 级模型,其主要的部件包括进气道(Inlet)、风扇 (Fan)、压气机(High Pressure Compressor,简称 HPC)、高压涡轮(High Pressure Turbine,简称 HPT)、低压涡轮(Low Pressure Turbine,简称 LPT)、尾喷管(Nozzle)等,其结构如图1所示。





在飞机发动机运行期间,系统主动吸入空气, 经过整流、压缩、燃烧等过程,将空气转化为高温 高压气体。随后气体高速从发动机排出,为发动 机提供了推进动力。

航空发动机飞行历史数据是按照时间顺序排列的一系列观测点的数据集合,其最大的特点是 具有时间相关性,即前序时间点的数据可以影响 后序时间点的数据。飞机飞行过程中,可采集到 的数据中包含多种特征变量,一些变量之间存在 较高的相关性,耦合度较高的特征作为训练数据 训练模型可能会影响模型的泛化性能,所以需要 选取最合适的特征进行推力估计。根据文献[12] 所述,航空发动机的推力大小与飞机飞行过程中 的七个特征变量有密切关系,分别是高度H、马赫 数 Ma、外涵出口总压 P₁₆、主燃油流量 W_{FA}、加力燃油流量 W_{FB}、发动机温比 E_{TR}以及喉道总温 T₈,本文训练模型所用训练数据采集于上述七个特征变量。

本文模型需要完成的主要任务为航空发动机 推力估计,该问题属于多维时间序列回归预测问 题,即根据已采集到的历史数据预测未来确定时 刻的推力大小,可表示为

 $F_{k+w} = f(D_k, D_{k+1}, \dots, D_{k+w+1})$ (1) 式中:w为窗口长度; $f(\cdot)$ 为本文提出的航空发动 机推力估计模型。

在多维时间序列回归预测问题中,多维指的 是多维度特征空间,即将长度为w的时间序列每 一个状态点中与推力相关的七个特征变量作为一 组输入,输出该序列后一时间点的推力大小。同 时,由于发动机推力大小受到飞行状态等因素的 影响,每一时刻下的推力与其他时刻下的推力大 小和飞行状态具有极强的依赖关系,这一现象也 体现了时间序列问题的特点。为此,本文使用类 循环神经网络与注意力机制建模,充分解决时间 序列的时序依赖问题。

2 模型原理与训练方法

2.1 Transformer与自注意力机制

Transformer模型(如图2所示)最初在自然语 言处理领域被引入,并在机器翻译等任务中取得 了显著的成果。与传统的RNN相比,Transformer 模型采用了自注意力机制,使模型能够直接对序 列中的所有位置进行建模,并且能够捕捉长期依 赖关系^[13]。这种机制不仅改善了模型的建模能 力,还具备了更高的并行计算效率,这对于时间序 列预测问题尤为重要。

原始的 Transformer 模型是由多个 Encoder 和 Decoder 模块堆叠构造,编码器负责从序列中提取 特征,而解码器用于生成目标序列。Encoder 包含 一个 Multi-head Self-attention 层,如图 3 所示,数 据经 Multi-head Self-attention 输出后经过与输入 数据残差连接,防止网络退化,再通过LN(Layer Normalization)标准化层进行归一化处理,加快模 型的收敛速度。



图 2 Transformer结构示意图 Fig. 2 Transformer structure schematic diagram



图 3 Multi-head Self-attention 结构示意图 Fig. 3 Multi-head Self-attention schematic diagram

单个自注意力层的输入是由特征向量组成的 矩阵,输入矩阵分别经过线性网络层 W^e、W^K、W^V 得到矩阵 Q、K、V,该线性网络层即为训练时需要 学习的对象。计算自注意力网络层的输出,如式 (2)所示。

$$Z_{i} = Attention(Q, K, V) = Softmax \left(\frac{QK^{T}}{\sqrt{d_{k}}}\right) V$$
(2)

Multi-head Self-attention由n个自注意力网络构成,每个网络处理不同的特征子空间,得到一系列输出矩阵 $Z_1, Z_2, \dots, Z_n,$ 将n个输出矩阵拼接后再传入一个全连接层得到最终的输出Z,如式(3)所示。模型可以同时关注输入时间序列中的多个相关信息,从而更好地捕捉输入之间的相关性,提

 $Z = Fc(Concat(Z_1, Z_2, \cdots, Z_n))$ (3)

式中: $Concat(\cdot)$ 为矩阵拼接函数; $Fc(\cdot)$ 为全连接层。

2.2 多任务LSTM-Attention

本文结合 LSTM 的序列建模能力和 Multihead Self-attention 的获取序列中全局模式和依赖 关系的能力,提出了 LSTM-Attention 模型结构。 LSTM 能够学习序列中的长期依赖关系,而 Attention 机制可以帮助模型关注到序列中的重要部分, 所以将 LSTM 放在前面 attention 放在后面效果更 好。如图 4 所示,共享层 LSTM 从原始时间序列中 提取特征,特有层 LSTM 从上层神经网络中提取 该任务特征。

基于LSTM和注意力机制的单任务时间序列 预测任务中,仅依靠当前时间点之前的序列数据 进行建模,导致模型难以捕捉在油门杆角度突变 时航空发动机推力变化的规律,使得模型在推力 突变点的估计精度降低。如果模型能预知推力大 小何时发生突变,将极大提高模型的推理能力。 为了降低单任务模式对模型性能的限制,进一步 提高模型的估计精度,本文提出使用多任务 LSTM-Attention (Multi-Task-LSTM-Attenton, MT-LA)作为模型框架,实现过去和未来信息的 互补^[14],降低模型在推力突变时的估计误差。

传统的神经网络模型只执行一个预测任务 P.,如图4所示本文提出的多任务学习框架执行了 三个预测任务 P_{t-1} 、 P_t 、 P_{t+1} ,分别估计t-1、t、t+1时刻的推力大小。其中 P_t 为主任务, P_{t-1} , P_{t+1} 为辅助任务,为主任务P,提供更多信息,提高推力 估计精度。MT-LA采取参数共享的方式,其结构 包含共享层和特有层两部分。共享层包含LSTM 层和位置编码模块,共享层参数被所有预测任务 共享,在训练过程中所有任务都参与了该层网络 参数的更新,所以建立了各个任务之间关联。特 有层由LSTM-Attention模型构成,特征变量经过 共享层的特征提取后,数据将被送入各任务的特 有层中,基于提取出的通用特征执行单独的训练 任务。在模型的推理过程中,时间序列数据先经 过共享层网络,再通过主任务P,的特有层推理得 到推力的估计值。详细的算法流程表1中所示,主 要介绍了模型的训练流程和模型的推理过程。

Та	blel	The	specific	process	of	the	ΜΊ	-LA	ſ
----	------	-----	----------	---------	----	-----	----	-----	---

训练过程算法流程:

训练集为
$$\left\{\left(\left(x_{t-1}^{i}, y_{t-1}^{i}\right), \left(x_{t}^{i}, y_{t}^{i}\right), \left(x_{t+1}^{i}, y_{t+1}^{i}\right)\right)\right\}_{i}^{M}$$

 x_{t-1}^i 、 x_t^i 、 x_{t+1}^i 分别表示t-1、t、t+1时刻相同窗口大小截取的时间序列特征变量

步骤1:模型初始化;

步骤2:将训练集输入模型,通过公式(4)计算多任务模型的损失;

$$L_{\rm MTL} = \sum_{i} w_i \cdot L_i \tag{4}$$

其中w_i为任务权重系数,L_i为单任务的MSE损失

步骤3:通过公式(5)更新共享层LSTM网络参数

$$W_{sh} = W_{sh} - \gamma \frac{\partial L_{MTL}}{\partial W_{sh}} \tag{5}$$

其中 W_{sb}为共享层参数矩阵,γ为学习率,梯度反向传播使每个 任务均参与共享层网络参数的更新。

步骤4:各任务通过公式(6)更新其特有层网络参数

$$W_{sp_i} = W_{sp_i} - \gamma_i \frac{\partial L_i}{\partial W_{sp_i}} \tag{6}$$

其中 W_{sp} 为特有层参数矩阵, γ_i 为该任务学习率,特有层网络仅通过计算主任务梯度进行参数的更新。

步骤5:经过多次迭代重复步骤2、3、4,训练出在测试集性能最优的模型。

模型的推理过程:

步骤1:通过固定长度为N的滑动窗口截取时间序列,得到模型的输入x_i

步骤2:通过公式(7)得到该时刻的推力估计值Fⁱ_{bre}

 $F_{pre}^{i} = F_{sp} \Big(F_{sh}(\boldsymbol{x}_{i}) \Big)$ (7)

其中 $F_{sh}(\cdot)$ 为共享层网络, $F_{sp}(\cdot)$ 为主任务 P_t 的特有层网络



图 4 多任务 LSTM-Attention 结构原理图 Fig. 4 Schematic diagram of multi-task LSTM-Attention structure

2.3 Fine-tune 与改进 DANN 的迁移学习 策略

本文提出的MT-LA模型仅对一个工况进行 建模,由于各工况特征分布不同,单一模型难以适 用于包线内多领域工况。航空发动机推力估计模 型需要具备全工况的预测能力,为了让模型能够 估计飞行包线内所有工况的推力大小,为每一个 工况训练一个模型是不现实的,如何利用有限的 数据集训练一个全包线通用推力估计器是一个巨 大的挑战。迁移学习的核心思想是将模型的能力 在不同领域上进行迁移,通常是将在一个任务中 学到的知识迁移到另一个相关的任务上^[15-17]。飞 行包线内不同的工况点训练数据和测试数据存在 分布上的差异,迁移学习则可以通过学习源域数 据的知识提高在目标领域上的泛化能力。

Fine-tune 是迁移学习的常用方法,该方法一般是通过修改预训练网络模型结构,选择性载入预训练网络权重,使用目标域数据训练新的模型。本文使用的Fine-tune策略为小学习率微调MT-LA网络中共享层特征提取网络LSTM,以保留先前学到的知识,重新训练预训练模型特有层中的注意力层。这种迁移学习的训练方法最大的优势在于可以利用已学习到的知识,使用少量有标签样本就可以将预训练模型微调为更适用于目标域的模型,减少了对数据量的依赖,同时也能取得较好的预测效果。模型微调的原理如图5所示。

相较于 Fine-tune 的微调方法,为解决迁移学 习问题中源域和目标域的适配问题, Muhammad 等^[18]提出了域自适应神经网络(Domain Adaptive Neural Network,简称 DANN)。这种神经网络由 特征层和分类层组成,通过计算最大均值差异 (maximum mean discrepancy,简称 MMD)计算源 域和目标域的分布差距,源域与目标域之间 MMD 越小表明分布差异越小。在模型的训练过程中, 将 MMD 计入损失函数中,影响网络参数的更新。 假设源域的随机变量为 $S = \{x_1, x_2, \dots, x_n\}$,目标 域的随机变量为 $T = \{p_1, p_2, \dots, p_m\}$,则 MMD 的 计算公式如下:



图 5 Fine-tune 原理图 Fig. 5 Schematic diagram of Fine-tune

$$\lambda_{MMD}^{2}(S,T) = \left\| \frac{1}{n} \sum_{i=1}^{n} \varphi(x_{i}) - \frac{1}{m} \sum_{j=1}^{m} \varphi(p_{j}) \right\|_{H}^{2}$$
(8)

式中: $\varphi(\cdot)$ 为映射函数,将原数据映射至再生核希 尔伯特空间(reproducing kernel hilbert space,简称 RKHS); $\|\cdot\|_{H}^{2}$ 为源域数据与目标域数据在 RKHS 中的距离,该距离用来衡量分布之间的差异。由 于映射函数是未知的,所以通常将式(8)平方展 开,并且用高斯核函数代替原来的映射函数。

MMD的核函数公式如下:

$$\lambda_{MMD}^{2}(S,T) = \left\| \frac{1}{n^{2}} \sum_{i=1}^{n} \sum_{i'=1}^{n} K(x_{i}, x_{i'}) - \frac{2}{mn} \sum_{i=1}^{n} \sum_{j=1}^{m} K(x_{i}, p_{j}) + \frac{1}{m^{2}} \sum_{j=1}^{m} \sum_{j'=1}^{m} K(p_{j}, p_{j'}) \right\|_{H}$$
(9)

式中: $K(\cdot)$ 为核函数。

在模型迁移训练的过程中,通过减小MMD误差,减小源域与目标域的分布偏移问题,从而实现知识从源域向目标域的迁移,DANN的损失函数式(10)所示:

$$L_{DANN} = L_{MSE} + \gamma \lambda_{MMD}^2 (\boldsymbol{q}_s, \boldsymbol{q}_t)$$
(10)

式中: L_{DANN} 为DANN网络的损失函数; L_{MSE} 为模型的MSE损失; γ 为MMD的权重系数,一般设置为0.25; q_s 与 q_t 分别为源域与目标域数据经过特征提取层得到的输出。

对原 DANN 模型进行改进,使得模型可以用 于多维时序回归预测问题。去除 MT-LA 中主任 务最后的线性层,其余网络部分作为 DANN 的特 征提取层,将原 DANN 模型中的分类层更换为全 连接层,全连接层1、2为参数共享层,全连接层3 与全连接层4是根据不同特征空间下推力估计任 务设置的独立的全连接层,两个连接层的神经元 的个数一致。基于 MT-LA 的改进 DANN 模型结 构如图 6 所示,具体训练流程如表 2 所示。



图 6 改进 DANN 模型 Fig. 6 Schematic diagram of DANN

	表 2	改进DA	.NN 模型	1的训:	练流程	
Table2	The	training	process	of the	DANN	model

步骤1:将所有训练数据归一化并记录最大最小值,以便后续进行反归一化;

步骤2:分别将源域数据集与目标域数据集按一定比例划分为训 练集与测试集;

步骤3:将步骤2中的源域和目标域的训练集输入模型进行训练, 公式(10)中的均方误差计算公式如下:

$$L_{MSE} = \omega_1 f_{MSE} \Big(y_s, \, \widehat{y_s} \Big) + \omega_2 f_{MSE} \Big(y_t, \, \widehat{y_t} \Big) \tag{11}$$

式中 $f_{MSE}(\cdot)$ 为均方根误差损失函数; y_s, y_t 分别为源域与目标域 推力大小的实际值, y_s, y_t 分别为源域与目标域推力大小的估计 值; ω_1, ω_2 分别为源域和目标域均方误差的权重因子。计算公式 (10)中的 L_{DANN} ,通过梯度反向传播算法更新网络参数。

步骤4:将步骤3训练好的模型在目标域数据集上进行测试,得到 目标域上推力大小的归一化估计值

3 实验与结果分析

3.1 模型验证实验数据集

实验数据选取高度为10km,马赫数为0.8的 5000条训练样本和5000条测试样本。序列窗口 长度设为20,即时间步长为20,航空发动机在t时 刻的推力由t时刻的前20个时刻点的信息决定。 采集发动机数据时,以两种不同油门杆角度变化 规律将PLA从30°调至80°再调回30°,得到两组特 征分布相同的训练集与测试集用于实验的模型验 证。将数据用于模型训练前需对数据进行归一 化,然后分别对归一化后的数据集单独进行对应 的输入输出处理。归一化前每一条数据样本均由 七个相关特征与推力大小组成,一条样本如下所 展示(训练前所有特征均单独归一化处理,单位不 做考虑):

{高度H:1.4033,马赫数Ma:0.6403,外函出

口总压 *P*₁₆:229 330.688 753 239,主燃油流量 *W*_{FA}: 0.786 797 195 525 061,加力燃油流量 *W*_{FB}:0,发动 机温比 *E*_{TR}:2.030 291 226 928 15,喉道总温 *T*₈: 612.965 148 026 226,推力大小*F*:32 324.251 631 669 5}

表 3 实验数据集信息 Table 3 Experimental dataset information

古座/刀井	训练	集	测试集		
同度/ 与 嫐	输入规模	输出规模	输入规模	输出规模	
H=10Km Ma	(5,000, 20, 7)	(1 977 1)	(5,000, 20, 7)	(4977-1)	
=0.8Mach	(3000,20,7)	(4 511,1)	(3000,20,7)	(4311,1)	

输入规模(5000,20,7)表示,共5000条数据样本,输入序列长度 为20,7个特征变量。输出规模(4977,1),由于输入序列长度为20 以及舍去最后不满足数量大小的批次,输出推力预测序列长度为 4977。

后续迁移学习方法验证实验中需要使用到的 数据集,将在3.4.1迁移学习实验方法中进行补充 介绍。

3.2 实验评价指标

将预测结果进行直观比较,本文采用平均绝 对误差(MAE)、平均绝对百分比误差(MAPE)、均 方根误差(RMSE)为评价指标。计算公式如下:

$$MAE = \frac{1}{m} \sum_{i=1}^{m} |y_{act} - y_{pre}|$$
(12)

$$MAPE = \frac{1}{m} \sum_{i=1}^{m} \frac{|(y_{act} - y_{pre})|}{y_{act}}$$
(13)

$$RMSE = \sqrt{\frac{1}{m} \sum_{i=1}^{m} \left(y_{act} - y_{pre} \right)^2} \qquad (14)$$

式中:y_{act}为测试样本的实际值;y_{pre}为模型的预测值。

3.3 MT-LA模型实验验证与结果分析

实验中,模型的输入序列长度为20,共享 LSTM的输入维度设为200,输出维度设为500,隐 藏层单元数设为2000,同时特有层LSTM的输出 维度设为20,隐藏层单元数设为2000,注意力层 头数设置为4。训练时使用AdamW作为优化器, 并设置批次大小batch_size为64。选择MSE作为 模型的损失函数,同时模型训练的迭代次数设置 为1000,初始学习率设置为0.001,并随迭代次数 动态调整学习率。

实验首先验证了LSTM-Attention 相较于其 他深度神经网络模型的优越性。以本文提出的 LSTM-Attention 模型为基准模型,分别移除 LSTM 和 Attention 层训练模型, 对测试集进行预 测。表4中展示了各模型的评价指标,通过各模型 预测曲线(如图7所示)横向对比可以发现LSTM-Attention 各项性能指标都有明显优势,体现出各 网络模块在航空发动机推力估计模型中对多维时 间序列数据处理的重要性。通过对预测结果进行 统计,LSTM-Attention模型预测结果与推力的实 际值的绝对误差绝大部分在100N以下,相对误差 在1%以下,基本满足航空发动机的推力估计精度 要求。可以看到由于推力的数量级较大,预测曲 线上差距不明显,但是通过绝对误差和相对误差 曲线可以发现在油门杆角度变化的节点上,极少 数预测结果偏差较大,但是模型的调整跟随能力 较强,预测误差很快降至1%以下。综上结果,验 证了 LSTM-Attention 模型结构在性能上的优 越性。

表4 MT-LA验证实验结果 Table4 MT-LA validation experiment results

评价 指标	LSTM	Transformer	LSTM- Attention	MT-LA
MAE	63.66	121.10	45.81	29.47
MAPE	0.0034	0.006 1	0.0024	0.0012
RMSE	90.14	180.19	73.13	56.22



(a) LSTM 预测曲线



(b) Transformer 预测曲线



(c) LSTM-Attention 预测曲线



图 7 各模型预测曲线对比 Fig. 7 Comparison of prediction curves from various models

为了进一步提高模型的预测精度,降低油门 杆变化节点处的误差,采取多任务LSTM-Attention架构进行训练,使用与单任务训练模式相同数 据集对MT-LA模型进行实验验证。实验结果表 明,在各项评价指标上多任务学习模式均有提优, 对比LSTM-Attention和MT-LA的绝对误差曲线 和相对误差曲线(如图8所示),可以发现采用多任务训练框架使得模型在油门杆变化节点处误差降低较为明显。统计计算油门杆突变点前后100个预测值的绝对误差与相对误差的均值,LSTM-Attention的绝对误差均值约为279.53 N、相对误差均值约为1.48%,MT-LA的绝对误差均值约为117.91 N、相对误差均值约为0.42%,MT-LA体现出较为明显的优势。



(a) LSTM-Attention绝对误差曲线







(c) LSTM-Attention 相对误差曲线



图 8 LSTM-Attention与MT-La误差对比 Fig. 8 Comparison of errors between LSTM-Attention and MT-LA

3.4 基于迁移学习的多工况推力估计实验

3.4.1 迁移学习实验方法

在目标域微调数据量充足和数据量较少的两种情况下,对比通过Fine-tune和改进DANN两种迁移学习方法训练的迁移学习模型,验证方法的可行性,得到目标域数据量少时应使用Fine-tune,目标域数据量充足时使用改进DANN模型更为合适的结论。同时由于源域数据集的差异,分为单源域与多源域两种情况分别进行实验。实验过程流程如图9所示。



图 9 迁移学习验证实验流程



3.4.2 单源域迁移实验结果验证与分析

以3.3节中训练得到的MT-LA模型为预训 练模型,取工况高度0km,马赫数0的7500条数据 进行实验,数据取样方法与3.1节中相同。实验验 证方法为,将7500条数据分为两部分,其中500条 用于模拟少样本训练条件,2000条用于模拟样本 数据充足的训练条件,另外5000条为微调后模型 的测试集。基于上述两种目标域数据集,分别用 Fine-tune 的微调方法和改进 DANN 网络训练迁 移学习模型。单源域下各模型预测曲线对比图 (如图 10 所示)直观地展示了使用 Fine-tune 与改 进 DANN 的两种迁移学习策略在不同训练条件下 学习得到模型的性能差异。实验结果的各项性能 指标如表 5 所示,通过对比表中结果,可以发现 Fine-tune 的微调策略对数据样本变化并不敏感, 增大目标域样本参与迁移学习评价指标均只有少 量提升。相反,使用的微调数据充足的情况下改 进 DANN 模型效果提升十分明显,所以目标域样 本充足时应选用改进 DANN模型做迁移学习。

单源域迁移实验的目的主要是验证采用迁移 学习方法解决多领域推力估计问题的有效性,通 过对比结果可以看到,迁移学习的策略能够在一 定程度上解决变工况预测的需求,将Fine-tune和 改进DANN与MT-LA模型结合对航空发动机推 力估计模型建模是可行的。但是单源域迁移模型 预测性能不满足使用要求,如何使用迁移学习的 方法训练得到预测精度更高的模型还需要进一步 探究。

表5	单源域迁移模型前后实验结果
Table5	Experimental results before and after
sing	le-source domain transfer model

	迁移 学习前	Fine-	-tune	DANN	
指标		500 样本	2000 样本	500 样本	2000 样本
MAE	445.66	262.94	234.44	624.11	137.61
MAPE	0.0140	0.0082	0.0071	0.0245	0.0008
RMSE	567.31	327.15	297.87	715.19	163.22





(b) 500 样本 Fine-tune 预测曲线



(c) 2000 样本 Fine-tune 预测曲线



(d) 500 样本改进 DANN 预测曲线



图 10 单源域迁移模型微调预测曲线对比 Fig. 10 Comparison of prediction curves for single-source domain transfer models

3.4.2 多源域迁移实验结果验证与分析

从上述实验中得到结论,两种迁移学习方法 方法可以从预训练模型中学习到有用的知识,但 是仅微调单源域预训练模型,迁移模型的预测能 力较差。多源域的数据集包含了更多的领域,使 得模型在学习过程中能够更好地适应不同的情境 和模式。同时数据量相对较大,有更多的实例用 于学习,有助于模型更好地捕捉特征和模式。基 于神经网络强大的拟合能力和数据处理能力,将 飞行包线内多领域内更多的飞行数据用于训练, 将学习得到的多源域时序特征分别用上述两种迁 移学习方法进行实验,实验验证过程如下。

实验预训练模型的训练集包含飞行包线内多 工况飞行数据共30000条数据,所取训练数据的 高度和马赫数如图11所示,每3000个采样点作为 一组,每组高度均匀变化5km,马赫数均匀变化 0.5,以此模拟飞机动态飞行过程。测试数据集选 取高度为0km,马赫数为0的数据样本7500条,数 据采样与模型验证方法与3.4.2节中实验相同。 预训练模型的训练集是多源域的且数据量大,旨 在验证多源域多数据量的情况下预训练模型的效 果更好。

不同训练条件下各迁移模型预测曲线对比如 图12所示,实验结果的各项性能指标如表6所示, 同时对比表5与表6中的实验结果,表明多源域迁 移学习模型学习到的时序特征比单源域迁移学习 到的时序特征更充分,利用更多领域的更多数据 做迁移学习效果更好。该实验的意义在于,在模 型训练条件允许的前提下,可以使用大量的多源 域飞行数据进行训练,涵盖更多不同高度和马赫 数的工况,这样通过多源域迁移学习方法可以对 飞行包线内任一工况下航空发动机推力进行准确 估计,大大提高了模型的通用性,解决了因飞行包 线内不同工况特征空间不同而限制了预测模型估 计精度的问题。同时也能得出结论,无论是单源 域还是多源域的情况下,当目标域数据量少的时 候应选择 Fine-tune 的策略迁移学习,当目标域数 据充足时应选用改进DANN网络。

为验证结论的科学性,在高度为10km,马赫 数为1.5的工况下进行采样,采样方式与上述实验 一致,并将数据集划分为微调数据集与测试数据 集。与上述实验方法相同对两个预训练模型进行 微调,验证微调模型的预测能力,实验结果见表7 与表8,表格中数据与高度为0km马赫数为0数据 集所得结果一致,验证了上述结论。

表6 多源域迁移模型实验结果 Table 6 Experimental results for multi-

source domain transfer models

评价指标	Fine-tune		DANN		
	500样本	2000样本	500样本	2000样本	
MAE	103.11	147.72	369.86	37.19	
MAPE	0.0051	0.0009	0.0125	0.0005	
RMSE	163.27	208.54	471.69	80.31	

表7 H=10 km, Ma=1.5 单源域模型结果

Table 7 H=10 km, Ma=1.5 Results of

the single-source domain model

河公也た	Fine	-tune	DANN		
PT-101 1目 144	500样本	2000样本	500样本	2000样本	
MAE	231.11	248.29	472.93	106.22	
MAPE	0.0130	0.0189	0.0369	0.0011	
RMSE	273.68	303.74	631.29	53.080	

表8 H=10 km, Ma=1.5多源域模型结果

Table 8 H=10 km, Ma=1.5 Results of the

multi-source domain model

证公长行	Fine	-tune	DANN		
PT 'UI 18 197	500样本	2000样本	500样本	2000样本	
MAE	158.02	213.42	314.21	16.500	
MAPE	0.0072	0.0109	0.0512	0.0027	
RMSE	196.60	217.52	519.15	90.122	











(b)2000样本Fine-tune预测曲线



(c)500样本改进DANN预测曲线



(d)2000样本改进DANN预测曲线



4 结 论

1) LSTM 的网络结构在长序列上的全局建模 和学习能力不足,而 Transformer 中的自注意力机 制模块从全局的角度对不同时间步的多维向量进 行自适应加权学习,弥补了 LSTM 的缺陷。同时, LSTM 也弥补了自注意力机制难以学习到相对位 置信息的缺点。

2)多任务LSTM-Attention模型架构训练模型,可以结合当前预测时间点过去和未来的信息, 对模型的预测结果进行补充修正,提高了油门杆突变节点时模型的预测精度。

3)针对飞行包线多工况推力预测的难题, Fine-tune和改进DANN的迁移学习方法均可得 到在目标域上推力估计表现良好的迁移学习模型,当目标域数据集较少时应选用Fine-tune,反之 用改进DANN可以训练估计精度更高的模型。

本文仍然存在一定的局限性,未来展望如下:

 1) 在模型的实际运用中,目标域的样本可能 是不带标签数据的,无法运用本文提出的迁移学 习策略。现有的文献主要是针对有监督的领域自 适应问题进行了探究,对多维时间序列回归预测 的无监督领域自适应的研究较少。如何解决标签 样本极少,甚至没有带标签数据的样本的问题,需 要进一步探究。

2)增量学习的学习方式也适用于航空发动机的推力估计问题。增量学习的优势在于能够在保留先前知识的基础上不断更新模型,减少对历史数据的依赖,并能够快速适应新的数据和任务。 它可以避免重新训练整个模型,提高学习效率和 灵活性。可以通过给模型提供新的飞行数据,让 模型得到"在线更新",从而适应于新的飞行环境。 增量学习的学习方式是今后继续探究的一个可行的方向。

参考文献

- [1] MAGGIORE M, ORDÓNEZ R, PASSINO K M, et al. Estimator design in jet engine applications [J]. Engineering Applications of Artificial Intelligence, 2003, 16(7/8): 579– 593.
- [2] 李晓白,崔秀伶,郎荣玲.航空发动机性能参数预测方法
 [J].北京航空航天大学学报,2008,34(3):253-256.
 LI Xiaobai, CUI Xiuling, LANG Rongling, et al. Forecasting method for aeroengine performance parameters[J]. Jour-

nal of Beijing University of Aeronautics and Astronautics, 2008, 34(3): 253-256. (in Chinese)

 [3] 王芳,吴丹,樊思齐.航空发动机性能参数估计方法研究
 [C]//中国航空学会第十二届发动机自动控制学术会议. 北京:中国航空协会,2004:112-115.

WANG Fang, WU Dan, FAN Siqi. Research on methods for estimating aircraft engine performance parameters [C] // The 12th Academic Conference on Engine Automatic Control of the Chinese Aeronautical Society. Beijing: Chinese Society of Aeronautics and Astronautics, 2014: 112-115. (in Chinese)

- [4] SONG H Q, LI B W, ZHANG Y, et al. Aero-engine thrust estimator design based on clustering and particle swarm optimization extreme learning machine [J]. Tuijin Jishu/Journal of Propulsion Technology, 2017, 38: 1379– 1385.
- [5] 陈恬,孙健国.基于相关性分析和神经网络的直接推力控制[J].南京航空航天大学学报,2005,37(2):52-56.
 CHEN Tian, SUN Jianguo. Direct control of aeroengine thrust based on correlation analysis and neural networks[J]. Journal of Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, 2005, 37(2): 52-56. (in Chinese)
- [6] 姚彦龙,孙健国.自适应遗传神经网络算法在推力估计器 设计中的应用[J].航空动力学报,2007,22(10):1748-1753.

YAO Zhaolong, SUN Jianguo. Application of adaptive genetic neural network algorithm in design of thrust estimator [J]. Journal of Aerospace Power, 2007, 22(10): 1748– 1753. (in Chinese)

- [7] SCHMIDHUBER J, WIERSTRA D, GOMEZ F J. Evolino: hybrid neuroevolution/optimal linear search for sequence prediction [C] // Proceedings of the 19th International Joint Conferenceon Artificial Intelligence (IJCAI). 2005: 853-858.
- [8] CHUNG J, GULCEHRE C, CHO K H, et al. Empirical evaluation of gated recurrent neural networks on sequence modeling[J]. arXiv preprint arXiv:1412.3555, 2014.
- BENGIO Y, FRASCONI P, SIMARD P. The problem of learning long-term dependencies in recurrent networks[C]// IEEE international conference on neural networks. IEEE, 1993: 1183-1188.
- [10] HOCHREITER S, SCHMIDHUBER J. Long short-term memory[J]. Neural computation, 1997, 9(8): 1735-1780.
- [11] 李智强.基于神经网络的航空发动机推力估计方法研究

[D]. 南京:南京航空航天大学, 2019.

LI Zhiqiang. Research on Aeroengine Thrust Estimation Methods Based on Neural Networks[D]. Nanjing: Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, 2019. (in Chinese)

- [12] ZHAO Y P, SUN J G, WANG Q Y, et al. Thrust estimator design based on K-means clustering and reduced least squares support vector regression [J]. Journal of Aerospace Power, 2010, 25(5): 1177–1183.
- [13] VASWANI A, SHAZEER N, PARMAR N, et al. Attention is all you need[J]. Advances in neural information processing systems, 2017, 30.
- [14] 叶锐.基于迁移学习和多任务学习的时间序列预测算法
 [D].南京:南京航空航天大学,2019.
 YE Rui. Time series prediction algorithms based on transfer learning and multi-task learning[D]. Nanjing: Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, 2019. (in Chinese)
 [15] 付松.民用航空发动机气路性能异常检测与剩余寿命预测
- [15] 內松.氏用机至反切机气路性能并常检测匀剩汞每面顶测 方法研究[D].哈尔滨:哈尔滨工业大学,2022. FU Song. Research on the methods of gas path performance anomaly detection and remain useful life prediction for civil aeroengine [D]. Harbin: Harbin Institute of Technology, 2022. (in Chinese)
- [16] 陶一凡.融合迁移学习和长短记忆网络的建筑负荷预测研究[D]. 徐州:中国矿业大学, 2021.
 TAO Yifan. Research on Building Load Forecasting with Transfer Learning and Long Short Memory Network[D].
 Xuzhou: China University of Mining and Technology, 2021. (in Chinese)

[17] 黄崧琳,景博,潘晋新,等.基于退化阶段识别与LSTM-fine-tune的氧气浓缩器多阶段退化预测[J].电子测量与仪器学报,2022,36(7):136-143.
HUANG Songlin, JING Bo, PAN Jinxin, et al. Multistage degradation prediction of oxygen concentrator basedon degradation pattern recognition and LSTM-fine-tune[J]. Journal of Electronic Measurement and Instrument, 2022, 36(7): 136-143. (in Chinese)

[18] GHIFARY M, KLEIJN W B, ZHANG M. Domain adaptive neural networks for object recognition[C]// Pacific Rim Interna-tional Conference on Artificial Intelligence. Gold Coast, QLD, Australia: Springer International Publishing, 2014: 898-904.

(编辑:马文静)