英国超高涵道比发动机技术发展路线图分析

Analysis to Ultra High Bypass Ratio Turbofan Engine Roadmap of ATI

■ 李明/中国航发研究院

2023年5月,英国罗罗公司在80号试车台完成"超扇"(UltraFan)发动机技术验证机的首次试车,且采用了100%可持续航空燃料(SAF)。应用了超高涵道比(UHBR)技术的"超扇"发动机的效率较选达XWB发动机提高10%,这标志着英国在改善航空发动机效率、环保性等方面向前迈进一大步。

动机极大地降低了飞机对 环境的影响。2022年4月, 英国航空航天技术研究院(ATI)在 其2022年技术战略文件《零排放目 标:通向2050的技术之路》确定了零 碳排放飞机技术、超高效飞机技术 和跨领域使能技术与基础设施等3个 重点技术领域[1],为航空业确定实现 2050净零排放所需的技术开发和潜在 应用时间提供指导。超高效飞机技术 中动力领域明确就是UHBR发动机技 术,提出推进其技术成熟度(TRL) 在2025年达到6,确保为新一代民用 飞机从2030年开始投入使用做好准 备。此前, ATI还公布了UHBR发动 机的发展路线图图,介绍了相关技术 和与之相关的应用对象, 以及这些技 术背后的驱动因素。

超高涵道比发动机发展需求

航空发动机一直是英国航空业乃至整个国家创新发展的重要推动力,其研发和制造约占该行业直接经济活动产值的50%,且主要集中在宽体客机的大型大涵道比涡扇发动机。研制UHBR发动机是英国实现2050净零碳排放的重要手段,更是其保持发动机以下几方面技术优势的重要抓手。



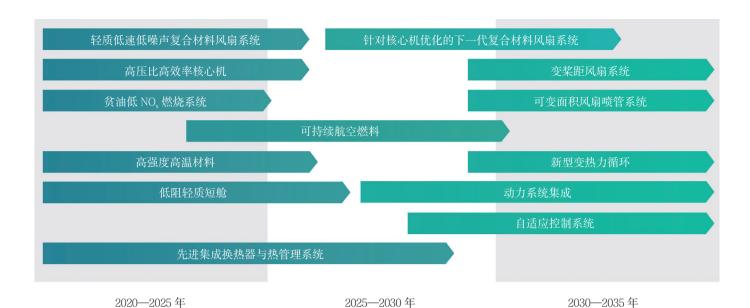
罗罗公司 "超扇" 技术验证机在80号试车台完成首次试车

一是降低成本,减少浪费,提高生产制造效率,以更好地利用资源和技术;二是提高能源效率,通过新型的架构设计提高推进效率;三是保护环境,减少CO₂、NO_x、非挥发性颗粒物(nvPM)、可感知噪声、材料使用与浪费;四是满足使用需求与灵活性、有韧性且可高效维护的推进和动力系统;五是改善乘客体验,降低舱内的感知噪声;六是提高安全性,包括损伤容限、异物侵入包容、可预测性和质量保证等。

超高涵道比发动机环境目标

对于重点的环保需求,英国对UHBR 发动机提出了 CO_2 、 NO_x 和噪声等方面的量化阶段性目标。

CO₂方面,相比2000年基线,2025年排放降低20%,2035年降低25%;NO_x方面,相比2000年基线,参考CAEP/6标准,2025年降低55%,2035年降低65%;感知噪声方面,相比噪声标准,参考远程双发飞机的平均值,2025年累计降低30有效感知噪声分贝(EPNdB),2035年累



UHBR发动机技术路线图

计降低36EPNdB。

超高涵道比发动机技术 路线图

UHBR发动机采用复合材料、齿轮传动风扇系统,可实现高推进效率、高气动效率、低噪声,利用超高效高温高压核心机和智能监控系统,旨在到2030年实现10%以上的效率提升和CO₂排放降低,以及2030年后从混电和变桨距风扇等技术中获得更多收益。与此同时,需要克服轻质低噪声齿轮传动复合材料风扇、

高效多级涡轮、贫油低排放燃烧室、 高强度高温材料等诸多技术挑战。

超高涵道比发动机关键 技术体系

ATI针对路线图涉及的13类技术进行了关键技术分解,分别阐明各关键技术的使用对象及其发展的直接需求,即驱动因素。

轻质低速低噪声复合材料风扇

航空业一直致力于减轻部件质量 以降低燃油消耗,碳纤维复合材料是 理想的风扇系统材料,可使每架飞机 减轻700kg,相当于7名乘客及其行李的质量。更低成本的工艺和净零制造是该技术成功应用的关键,见表1。

高压比高效率核心机

高压比高效率核心机是实现高 燃油效率、低排放和产品全生命周 期成功的关键。所需的关键能力包 括:先进合金和制造方法、高温密 封方法和传感器,以及在役产品的 新型维修和检测技术,见表2。

贫油低 NO、燃烧系统

UHBR发动机将采用先进的燃烧系统以减少排放和颗粒物的产生,

表 1 轻质低速低噪声复合材料风扇技术分解

技术	应用对象	驱动因素
复合材料部件制造的先进方法,包括灌注、预成型、纤维铺放和相关工具	动叶、机匣、油箱、轴承支承、管、轴、环填料、 静叶、安装座及支架等产品	降低部件的成本,减轻质量;提高强度和寿命
复合材料、金属材料的新型修复和检测 技术	风扇叶片、机匣、油箱、轴承支承、管、轴、 环填料、静叶、安装座、支架、盘	增强对材料的了解;更快的修复过程;更好的 部件可回收性
用于吸收和减轻噪声的声学技术	风扇叶片、机匣、进气道、隔声板和内衬	降低噪声幅值;噪声衰减
用于改进数据收集和监控的新型传感器	温度、振动监测、磨损、光子和光学传感器	提高诊断能力;嵌入式、低成本、智能
推进复合材料和金属的连接技术,包括 焊接、黏合和机械方案	风扇叶片、机匣、油箱、轴承支承、管、轴、 环填料、静叶、安装座、支架、盘	提高连接相似和不相似材料、零件集成的能力; 提高维修性

同时使用未来的可持续航空燃料。 新的流体控制机制将结合智能电驱 和增材制造的流量装置来优化燃油 输送。有效的持续运行需要能克服 恶劣环境的低成本传感能力,以及 改进的检测和维修技术等,见表3。

可持续航空燃料

生物燃料、合成燃料和氢燃料

都被视为未来可持续航空燃料。生物燃料和合成燃料的主要挑战分别是原料供应和成本,两者都只需要对燃气涡轮发动机进行很小程度的改变。氢燃料是实现零碳航空的另一条潜在途径,其主要挑战是配套基础供应设施建设。将氢燃料引入UHBR发动机需要在热力、燃料和燃

烧系统方面采取技术措施。可持续 航空燃料相关技术分解见表4。

高强高温材料

UHBR发动机的减重、性能增强和工作温度升高推动了对先进材料和制造工艺的需求。研发更高强度、更高温度的复合材料和金属、黏合连接技术,以及更广泛地使用

表2 高压比高效率核心机技术分解

技术	应用对象	驱动因素
先进合金(包括钛、镍)	动叶、静叶、盘、鼓筒、轴、机匣	提高疲劳性能;增强连接性能;低成本、轻量化
优化近净成型产品的制造工艺(包括铸造、成型、锻造、机加工等)	动叶、静叶、盘、鼓筒、轴、机匣	快速制造、轻量化;模块化架构、集成架构
新型密封和轴承方案(包括非接触式、复合 材料、空气、增材制造和磁性材料)	静密封和动密封、压力密封、刷式密封、 O形圈、垫圈、防火密封件	耐更高温度能力;增强耐磨性;增强高压能力; 减少维护
新型传感器(包括智能传感器、光学传感器 和高温传感器)	用于测量速度、压力及振动监测的传感器	恶劣环境、耐更高温度能力;轻量化、低成本; 智能通信;提高精度
复合材料和金属材料的新型修复和检测技术	动叶、静叶、盘、鼓筒、轴、机匣	增强故障检测能力;低成本;更快的修复过程; 提高部件寿命

表3 贫油低NO、燃烧系统技术分解

技术	应用对象 驱动因素	
新型维修和检测技术	火焰筒、瓦片、热障涂层、燃油喷嘴	增强故障检测能力;低成本;更快的修复过程; 增强部件寿命
优化的燃油控制系统	燃油喷嘴、燃油总管、阀门、管、泵、燃 油流量计	提高燃油供应与分级控制;减少燃油结焦; 轻量化、低成本
新型传感器(包括智能传感器、光学传感器 和高温传感器)	用于测量速度、压力、温度及振动监测的 传感器	轻量化、低成本;提高诊断、智能通信;提 高精度、耐恶劣环境
新型零部件的增材制造	燃油喷嘴、燃油总管、阀门、管	部件集成;轻量化、低成本;提高燃油控制
高温电驱动部件和相关控制系统	阀门、电磁阀	提高控制与调制;轻量化、低成本;取代液 压机械装置

表4 可持续航空燃料技术分解

技术	应用对象	驱动因素
SAF掺混比例超高50%时,需要对飞机和发动机进行地面和飞行测试	研究并详细分析提高混合比对燃料、燃烧系统和发动机结构的影响; 研究合成燃料和生物燃料产生的温室气体排放的基础知识	提高与航空煤油的混合比例,以降低CO ₂ 足迹
SAF产品和过程的数字孪生,用于再现 全生命周期性能	用于评估SAF产品全生命周期性能的标准通用方法	能够通过全生命周期分析 评估燃料真实的可持续性
氢涡轮发动机的燃料、控制和燃烧系统	能够使用氢气或液氢的燃气涡轮发动机系统	零碳排放飞行;氢燃料生产

增材制造技术,可应用于各种核心 件和外部件,见表5。

低阻轻质短舱

大型UHBR发动机的短舱对推 进系统性能有重大影响。航空发动 机运行的环境恶劣,需要低空气阻 热管理、防火安全和环境保护的技 术,见表6。

先进集成换热器和热管理系统

未来UHBR发动机架构要求冷 却滑油的热管理系统的性能、尺寸、

力、轻量化部件的短舱,并采用降噪、 质量和成本得到进一步改善。氢燃 料等可持续航空燃料的引入和一定 程度的混电动力,将给热管理系统 带来进一步的技术挑战。一系列换 热器需要提高技术,新的微型系统 需集成到发动机中,见表7。

表 5 高强高温材料技术分解

技术	应用对象	驱动因素
高温材料(包括金属和复合材料)	核心部件/系统、管、线束、油箱、泵、防火、 防护屏、传感器	增强热端能力、增强防火能力;系统封装 更靠近发动机核心;低成本
先进涂层系统(包括添加剂)	抗环境热障涂层;磨损性、疏水性、疏冰性	提高耐磨性、耐温性、抗恶劣环境性能
传动系统用材料(包括金属和复合材料)	齿轮、变速箱、轴、润滑剂、轴承、密封件	更高承载能力;提高耐磨性、耐腐蚀性; 轻量化
先进复合材料系统,包括陶瓷和金属基材料	密封件、动叶、隔热屏、旋转件、排气装置、 盘、环、静叶	耐更高温度;提高磨损性;轻量化;可回 收再利用;提高连接性能
增材制造工艺和材料认证	换热器、流体控制、安装座/支架、燃油喷 嘴、密封件	轻量化、低成本;增强零部件设计能力; 可修复性;工艺过程友好的复合材料

表6 低阻轻质短舱技术分解

技术	应用对象	驱动因素
集成的结构优化工具	负载分担方案、安装方案	短舱与发动机安装得更紧密;结构件的优 化;轻量化、低成本
先进的复合材料部件制造方法(包括灌注、预成型、 纤维铺放和缠绕)	进气道、板、机匣、整流罩、反推、挂 架、支架	轻量化、低成本、提高强度与寿命
用于噪声吸收和降低的声学技术(包括新材料)	进气道、板、机匣、整流罩、反推	降低噪声幅值、噪声衰减
热防护技术(包括新材料和冷却方案)	反推、板、作动器、流体输送	由于短舱和发动机安装更紧密,部件热负 荷增加;低成本、增强性能
智能结构(包括变几何和综合健康管理)	进气道、板、机匣、整流罩、反推、挂 架、支架	增强短舱的气动性能;提高诊断能力和智能通信

表7 先进集成换热器和热管理系统技术分解

技术	应用对象	驱动因素
紧凑型油冷和风冷系统	换热器和换热器的集成	产热增加;换热器安装位置从风扇到核心机匣
增材制造用于零部件的新颖设计	换热器	增强的拓扑优化;复杂的流程设计;低成本、快速制造;增 强的可修复性
新型换热器安装(包括集成冷却、 结构和气动等功能的部件)	气—滑油、燃油—滑油、微型系统	产热增加;换热器安装位置从风扇到核心机匣
冷却空气系统	气—气换热器、微型系统	总压比增大导致涡轮温度和最高温度升高;轻量化、低成本
先进热管理系统的模拟、测试和验 证能力	针对新概念、新架构、测试设备设 施开发的工具箱和模型	验证新概念热管理系统;增强散热和能量再利用

针对核心机优化的下一代复合 材料风扇系统

大量部件,甚至承重件采用更 先进的复合材料制造方法、智能结 构,进一步减轻风扇系统的质量, 见表8。

变桨距风扇系统

变桨距风扇可在发动机节流时 调整风扇桨距,改善单位燃油消耗率 (SFC),并可能省去对反推装置 的需求,应用的对象将是2030年以后的UHBR发动机。这一概念的使能要素包括作动器、控制和监测技

术、智能结构及模拟工具,见表9。

可变面积风扇喷管系统

可变面积风扇喷管(VAFN)能够调节风扇喷口面积以匹配发动机运行,并带来降低燃油消耗和噪声等收益,适用于2030年后的UHBR发动机,需要开发驱动、密封、监控和智能结构等技术,见表10。

新型变热力循环

复杂的工作循环,如换热循环 (级间冷却和回热)和末端循环(废 热转化为动力),可以在2035年后应 用,进一步提高发动机的循环热效率。 短期内需要进行可行性研究,以引导 技术开发和系统验证,见表11。

动力系统的集成

为充分发挥大型UHBR发动机的性能优势,需要提高部件和系统的集成度,包括跨传统组装边界的部件。先进架构将挑战实体和功能接口,并充分利用完善的模拟、先进材料和新型制造和装配技术,见表12。

自适应控制系统

未来的控制系统需要灵活性, 以适应来自飞机系统和部件的大量

± 0	としつナナナ・ハ・ナロ ノン・ハッカケー	-代复合材料风扇系统技术分解
- ~ ∧	*T X 1 1 2 2 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1	17. 复合材料以内名郊拉水分赃

技术	应用对象	驱动因素
先进的复合材料部件制造方法(包括灌注、 预成型、纤维铺放及相关工具)	动叶、机匣、油箱、轴承支承、管、轴、环 填料、静叶、安装座、支架	减少部件成本和质量;提高强度和寿命
复合材料承重件	结构件、机匣、静叶、轴承支承、支板	轻量化
智能结构(包括变几何和综合健康管理)	动叶、机匣、油箱、轴承支承、管、轴、环 填料、静叶、安装座、支架	智能、自适应、可重构的结构以适应环境; 增强感知和决策能力

表9 变桨距风扇系统技术分解

技术	应用对象	驱动因素
智能结构(包括变几何和综合健康管理)	风扇叶片、机匣、密封件	智能、自适应、可重构的结构以适应环境; 增强感知和决策能力
变桨距的模拟与集成工具	模型、分析工具、敏感性分析、结构和流动 分析	提高对约束和技术评估的了解掌握;取消 反推
驱动和桨距控制技术	作动器、系统模型	提高控制和调制;故障模式评估;系统可 靠性;物理约束

表10 可变面积风扇喷管系统技术分解

技术	应用对象	驱动因素
驱动技术(包括电动、气动、液压)	作动器、系统模型	提高控制和调制;增强感知和决策能力
新概念气动密封	静/动密封、压力密封、刷式密封;O形圈、垫圈、 防护密封件	提高可靠性、可修复性;轻量化;最大限度减少泄露
智能结构(包括变几何和综合健康管理)	喷嘴结构、密封件	智能、自适应、可重构的结构以适应环境;增 强感知和决策能力

表 11 新型变热力循环技术分解

技术	应用对象	驱动因素
平台级热管理系统将分散、低品级的热量回收入推进循环	系统验证、热回收装置、能量管理系统	提高的热能再利用和热管理需求
新循环的可行性评估(包括中间冷却和回热循环涉及部件 和系统的性能评估)	采用先进循环的可行性研究	提高飞机层面的能源效率

表12 动力系统的集成技术分解

技术	应用对象	驱动因素
发动机上的集成系统	油箱、控制单元、电缆、线束、换热器、泵、 管	增强集成,采用模块式系统;提高维修性、系 统可操作性
用于优化系统集成的工具箱	用于结构、热、气动、声学、机械和电气等分 析的模型和工具	在供应商和原始设备制造商间更多的协作
新型零部件的安装方案	支架、安装系统	增强集成,采用模块式系统;提高维修性、隔振、 系统可操作性

表13 自适应控制系统技术分解

技术	应用对象	驱动因素
先进的布线/束线和连接器	连接器、底壳、电缆、接线、继电器、接 触器	嵌入式线束、提高数据传输能力;轻量化、无线连接器; 快速制造、高温电缆;小型化、模块化连接器
新型防冰系统	电加热器、电驱系统、热部件、涂层	减少电力和能量消耗;轻量化、环保;加深对结冰现象的了解
新型传感器(包括智能传感器、 光学传感器、高温传感器)	用于测速度、压力、温度及振动监测的传 感器	轻量化、低成本;提高诊断、智能通信;提高精度、抗恶 劣环境能力
先进的综合健康管理技术	控制器、监控单元、流体输运、电力、通信、保护系统	自诊断和预测系统,包括寿命使用监测系统;来自多个传感器的数据融合和基于模型的信息
智能部件控制机制	高带宽驱动系统;流量阀、电磁阀、智能 静叶	增强可靠性;提高控制和决策能力

数据。在增强可靠性、提高效率和减轻质量等需求的推动下,智能传感器、综合健康管理和智能作动器控制等技术将促进新产品的开发,包括微型连接器、新型防冰方案、智能叶片和先进控制器,见表13。

结束语

航空业对更安全、更安静、更洁净和更经济飞行的需求不断增长,超高涵道比发动机是满足这些需求的主要可行方案之一,也是当前大推力民用航空发动机的重要发展方向。

超高涵道比发动机涉及的关键技术 广泛,其研制不但能促进整个航空 发动机行业的多种先进技术成熟,更能带动整个发动机产业链的升级 换代,能对航空业甚至国民经济发展发挥较大的溢出效应。英国超高 涵道比发动机的技术体系和路线图 对各国开展相关研究具有一定参考 意义。

(李明,中国航发研究院,高级 工程师,主要从事航空发动机科技 情报及发展战略研究)

参考文献

- [1] Aerospace Technology Institute (ATI).

 Destination zero: the technology journey to 2050 [R/OL]. [2022-04] (2023-09-08). https://www.ati.org.uk/wp-content/uploads/2022/04/ATI-Tech-Strategy-2022-Destination-Zero.pdf.
- [2] Aerospace Technology Institute (ATI). Propulsion & power: UHBR engine roadmap[R/OL].[2021-08](2023-09-08). https://www.ati.org.uk/wpcontent/uploads/2021/08/UHBR-Engine-roadmap-ATI.pdf.