

## 상용화 대상기술 조사표

구 분	내 용
기술명(국문)	가스터빈엔진의 터빈 디스크
기술명(영문)	Turbine disk for gas turbine engine
기술개요	본 기술은 가스터빈엔진의 터빈 디스크 구조 건전성을 향상시키는 기술로써, 터빈 블레이드로부터의 열전달 차단 및 디스크 내부의 냉각 채널 도입을 통한 냉각 및 온도 구배 최소화하여 원심력 이외에서 발생하는 응력을 최소화하는 터빈 디스크 관련 기술임.
기술특성	<ul style="list-style-type: none"> <li>(1) 디스크는 허브와 보어 사이의 웹이 여러 개로 분리된 구조를 가짐</li> <li>(2) 여러 개로 분리된 디스크 내부에 냉각 공기가 주입되어 추가적인 냉각 수행하여 허브와 보어 사이의 온도 구배를 최소화함.</li> <li>(3) 도브테일과 접하는 곳에 딥플이 추가되어 고온가스로 인하여 높은 금속온도를 가지는 블레이드로부터 디스크로 열 전달이 차단될 수 있는 구조</li> </ul>
관련 지재산권	특허 : 가스터빈엔진의 터빈 디스크 (10-1677961)
활용분야	항공용/산업용 가스터빈엔진의 터빈 디스크
희망 사업화 형태	기술이전
예상 기술료	별도 협의 필요
기타 사항	