

Лопатка (10) газової турбіни турбомашини має контур охолодження, який містить щонайменше одну порожнину (26) витягнутої форми, що розташована в радіальному напрямку між хвостовиком лопатки і її торцем, і щонайменше один отвір впускання, який розташований у нижньому радіальному кінці порожнини і призначений для подачі в неї охолоджуючого повітря. Щонайменше одна із стінок (26a, 26b) порожнини (26) охолодження оснащена поглибленнями (30), що забезпечують збурення потоку охолоджуючого повітря у вказаній порожнині і збільшення теплообміну.