
ФЕДЕРАЛЬНОЕ АГЕНТСТВО
ПО ТЕХНИЧЕСКОМУ РЕГУЛИРОВАНИЮ И МЕТРОЛОГИИ



НАЦИОНАЛЬНЫЙ
СТАНДАРТ
РОССИЙСКОЙ
ФЕДЕРАЦИИ

ГОСТ Р
58998—
2020

ЛОПАТКИ АВИАЦИОННЫХ ОСЕВЫХ КОМПРЕССОРОВ И ТУРБИН

Термины и определения

Издание официальное



Москва
Стандартинформ
2020

Предисловие

1 РАЗРАБОТАН Федеральным государственным унитарным предприятием «Центральный институт авиационного моторостроения имени П.И. Баранова» (ФГУП «ЦИАМ им. П.И. Баранова»)

2 ВНЕСЕН Техническим комитетом по стандартизации ТК 323 «Авиационная техника»

3 УТВЕРЖДЕН И ВВЕДЕН В ДЕЙСТВИЕ Приказом Федерального агентства по техническому регулированию и метрологии от 28 августа 2020 г. 596-ст

4 ВВЕДЕН ВПЕРВЫЕ

Правила применения настоящего стандарта установлены в статье 26 Федерального закона от 29 июня 2015 г. № 162-ФЗ «О стандартизации в Российской Федерации». Информация об изменениях к настоящему стандарту публикуется в ежегодном (по состоянию на 1 января текущего года) информационном указателе «Национальные стандарты», а официальный текст изменений и поправок — в ежемесячном информационном указателе «Национальные стандарты». В случае пересмотра (замены) или отмены настоящего стандарта соответствующее уведомление будет опубликовано в ближайшем выпуске ежемесячного информационного указателя «Национальные стандарты». Соответствующая информация, уведомление и тексты размещаются также в информационной системе общего пользования — на официальном сайте Федерального агентства по техническому регулированию и метрологии в сети Интернет (www.gost.ru)

© Стандартинформ, оформление, 2020

Настоящий стандарт не может быть полностью или частично воспроизведен, тиражирован и распространен в качестве официального издания без разрешения Федерального агентства по техническому регулированию и метрологии

Содержание

1 Область применения	1
2 Термины и определения	1
Алфавитный указатель терминов	13
Приложение А (справочное) Основные газодинамические параметры потока	22
Приложение Б (справочное) Поясняющие чертежи и схемы	23

Введение

Установленные в настоящем стандарте термины расположены в систематизированном порядке, отражающем систему понятий данной области знания.

Для каждого понятия установлен один стандартизованный термин.

Термины расположены по тематическим подразделам.

Для отдельных стандартизованных терминов в настоящем стандарте приведены в качестве справочных краткие формы, которые разрешается применять в случаях, исключающих возможность их различного толкования.

Наличие квадратных скобок в терминологической статье означает, что в алфавитном указателе данные термины приведены отдельно с указанием номера статьи.

Приведенные определения можно при необходимости изменять, вводя в них производные признаки, раскрывая значения используемых в них терминов, указывая объекты, входящие в объем определяемого понятия. Изменения не должны нарушать объем и содержание понятий, определенных в настоящем стандарте.

В случаях, когда в термине содержатся все необходимые и достаточные признаки понятия, определение не приведено, и вместо него ставится прочерк.

Буквенным обозначениям терминов по углам и скоростям потока и геометрическим характеристикам пера лопатки, профиля пера и решетки профилей присваиваются следующие индексы:

- для компрессора:

- 1 — вход в решетку рабочего колеса,
- 2 — выход из решетки рабочего колеса,
- 3 — вход в решетку направляющего аппарата,
- 4 — выход из решетки направляющего аппарата;

- для турбины:

- 0 — вход в решетку соплового аппарата,
- 1 — выход из решетки соплового аппарата и вход в решетку рабочего колеса,
- 2 — выход из решетки рабочего колеса.

В приложении А приведены основные газодинамические характеристики потока, обтекающего решетку профилей.

В приложении Б приведены рисунки с чертежами и схемами для пояснения некоторых терминов. Стандартизованные термины напечатаны полужирным шрифтом, их краткие формы — светлым.

ЛОПАТКИ АВИАЦИОННЫХ ОСЕВЫХ КОМПРЕССОРОВ И ТУРБИН

Термины и определения

Blades of aviation axial compressors and turbines. Terms and definitions

Дата введения — 2021—01—01

1 Область применения

Настоящий стандарт устанавливает применяемые в науке и технике термины, обозначения и определения основных понятий лопаток авиационных осевых компрессоров и турбин, профилей, решеток профилей.

Термины и обозначения, установленные настоящим стандартом, обязательны для применения в документации всех видов, учебниках, учебных пособиях, технической и справочной литературе.

2 Термины и определения

Лопатка компрессора/турбины и ее элементы

1 лопатка (компрессора/турбины): Деталь, сборочная единица, закрепленная в диске, корпусе, кольце компрессора/турбины и предназначенная для изменения параметров потока в проточной части компрессора/турбины (см. рисунки Б.1 и Б.2).

2 рабочая лопатка (компрессора/турбины): Лопатка рабочего колеса ступени компрессора/турбины (см. рисунок Б.1).

3 направляющая лопатка (компрессора): Лопатка направляющего аппарата ступени компрессора (см. рисунок Б.2).

4 входная направляющая лопатка (компрессора): Лопатка входного направляющего аппарата компрессора.

5 консольная направляющая лопатка компрессора; консольная лопатка: Направляющая лопатка, имеющая одну опору.

6 сопловая лопатка (турбины): Лопатка соплового аппарата турбины.

7 спрямляющая лопатка (компрессора/турбины): Лопатка спрямляющего аппарата компрессора/турбины.

8 поворотная лопатка (компрессора/турбины): Лопатка компрессора/турбины, спроектированная с учетом возможности изменения ее углового положения при изменении режима работы двигателя.

9 лопатка (компрессора) с поворотной хвостовой частью (пера): Лопатка, у которой часть пера, прилегающая к выходной кромке, спроектирована с учетом возможности изменения ее углового положения при изменении режима работы двигателя (см. рисунок Б.3).

10 полая лопатка (компрессора/турбины): Лопатка компрессора/турбины, имеющая конструктивно предусмотренную внутреннюю полость.

11 заполнитель полых лопатки компрессора/турбины; заполнитель лопатки: Конструктивный элемент, расположенный во внутренней полости лопатки для обеспечения прочности.

12 перфорированная лопатка (компрессора/турбины): —

13 охлаждаемая [обогреваемая] лопатка (турбины/компрессора): Лопатка, имеющая систему каналов, полостей для прохождения охлаждающего (обогревающего) воздуха (хладагента).

14 перо (лопатки компрессора/турбины): Профилированная часть лопатки, находящаяся в потоке воздуха (газа) проточной части компрессора/турбины (см. рисунки Б.1, Б.2 и Б.4).

15 торец пера (лопатки компрессора/турбины): Поверхность пера лопатки: для рабочей лопатки — обращенная к наружной поверхности проточной части компрессора/турбины (см. рисунок Б.4); для консольной направляющей (сопловой) лопатки — к внутренней поверхности проточной части компрессора/турбины.

Примечание — Рабочая лопатка турбины с бандажной полкой и направляющая (сопловая) лопатка компрессора/турбины с двумя опорами торца пера не имеют.

16 спинка пера (лопатки компрессора/турбины): Поверхность пера лопатки компрессора/турбины со стороны пониженного давления воздуха (газа) или выпуклая поверхность пера (см. рисунок Б.4).

17 корыто пера (лопатки компрессора/турбины): Поверхность пера лопатки компрессора/турбины со стороны повышенного давления воздуха (газа) или вогнутая (менее выпуклая, чем спинка) поверхность пера (см. рисунок Б.4).

18 входная [выходная] кромка пера (лопатки компрессора/турбины): Поверхность сопряжения спинки и корыта пера лопатки со стороны набегающего (сбегающего) потока.

19 хвостовик (лопатки компрессора/турбины): Часть лопатки компрессора/турбины, предназначенная для ее установки и крепления в проточной части компрессора/турбины (см. рисунки Б.1 и Б.2).

20 переходная часть лопатки (компрессора/турбины): Поверхность сопряжения пера и полки или пера и хвостовика лопатки (см. рисунок Б.4).

21 линия сопряжения переходной части лопатки (компрессора/турбины): Кривая, являющаяся границей двух сопрягаемых поверхностей (см. рисунок Б.4).

22 направляющая перегородка (лопатки компрессора/турбины): Перегородка в полости пера лопатки, предназначенная для изменения направления движения потока воздуха (газа).

23 дефлектор (охлаждаемой [обогреваемой] лопатки турбины/компрессора): Профилированный полый элемент, расположенный в полости пера в фиксированном положении по отношению к внутренней поверхности лопатки.

Примечание — Дефлектор осуществляет заданное по скорости и направлению движение потока охлаждающего (обогревающего) воздуха.

24 перфорированный дефлектор (охлаждаемой [обогреваемой] лопатки турбины/компрессора): —

25 лопатка (турбины) с конвективным охлаждением: Лопатка турбины, которая имеет внутренние каналы охлаждения (см. рисунок Б.5).

26 лопатка (турбины) с конвективно-пленочным охлаждением: Лопатка турбины, в полости пера которой имеется один или более рядов щелей или отверстий, через которые вытекает охлаждающий воздух, создающий защитную пленку на поверхностях лопатки (см. рисунок Б.6).

27 интенсификаторы теплоотдачи (в лопатках турбины): Устройства — штырьки, ребра, перемычки различной конфигурации — в каналах конвективного охлаждения лопатки для увеличения теплосъема охлаждающим воздухом (см. рисунки Б.5 и Б.6).

28 лопатка турбины с радиальным течением (охлаждающего) воздуха: Рабочая лопатка турбины, через внутренние каналы (полости) которой протекает охлаждающий воздух в радиальном направлении с выходом в торец пера (см. рисунок Б.5).

29 лопатка турбины с петлевым течением (охлаждающего) воздуха: Рабочая или сопловая лопатка турбины, в полости пера которой имеется радиальная перегородка, поворачивающая поток охлаждающего воздуха на 180° (см. рисунки Б.5 и Б.6).

30 лопатка (турбины) с полупетлевым течением (охлаждающего) воздуха: Лопатка турбины, в полости пера которой имеется одна или более перегородок, поворачивающих поток охлаждающего воздуха в выходную кромку пера (см. рисунок Б.7).

31 однополостная лопатка (турбины): Лопатка турбины, система охлаждения которой состоит из одной полости с выходом охлаждающего воздуха на поверхности пера, за исключением торца.

32 многополостная лопатка (турбины): Лопатка турбины, система охлаждения которой состоит из полостей, имеющих отдельные входы и выходы для охлаждающего воздуха на поверхности пера.

33 многоканальная лопатка (турбины): Лопатка турбины, система охлаждения которой состоит из радиальных каналов различной конфигурации, имеющих выход охлаждающего воздуха в торец пера или из конца одного канала в другой с петлевым течением охлаждающего воздуха.

34 винтоканальная (матричная) лопатка (турбины): Лопатка турбины, внутренние каналы охлаждения которой образуются косоугольными матрицами с взаимно перекрещивающимися соприкасающимися ребрами (см. рисунок Б.8).

35 дефлекторная лопатка (турбины): Лопатка турбины, в полости пера которой установлен дефлектор (см. рисунки Б.9 и Б.10).

36 оболочковая лопатка (турбины): Охлаждаемая лопатка турбины, состоящая из несущего профилированного стержня и оболочки, прилегающей к нему, с зазорами, через которые протекает охлаждающий воздух.

37 составная лопатка (компрессора/турбины): Полая охлаждаемая (обогреваемая) лопатка компрессора/турбины, изготавливаемая из отдельных деталей, соединенных между собой.

38 лопаточный венец (ступени компрессора/турбины): Кольцевой ряд рабочих (направляющих, спрямляющих, сопловых) лопаток, установленных в диске, корпусе или кольце компрессора/турбины.

39 блок сопловых лопаток турбины; блок лопаток: Две и более лопатки соплового аппарата турбины, изготовленные зацело или неразъемно соединенные между собой (см. рисунок Б.11).

Основные сечения пера лопатки

40 цилиндрическое сечение пера лопатки (компрессора/турбины): Развертка на плоскость сечения пера цилиндрической поверхностью, ось которой совпадает с осью компрессора/турбины.

41 коническое сечение пера (лопатки компрессора/турбины): Развертка на плоскость сечения пера конической поверхностью, ось которой совпадает с осью компрессора/турбины.

42 плоское сечение пера (лопатки компрессора/турбины): Поперечное сечение пера лопатки плоскостью.

43 прямое плоское сечение пера (лопатки компрессора/турбины): прямое сечение пера: Поперечное сечение пера лопатки плоскостью, параллельной оси компрессора/турбины.

44 косое плоское сечение пера (лопатки компрессора/турбины): косое сечение пера: Поперечное сечение пера лопатки плоскостью, непараллельной оси компрессора/турбины.

45 периферийное сечение пера (лопатки компрессора/турбины): Первое от торца пера или от трактовой поверхности наружного корпуса компрессора/турбины расчетное прямое сечение пера (см. рисунок Б.12).

46 корневое сечение пера (лопатки компрессора/турбины): Последнее от торца пера или от трактовой поверхности наружного корпуса компрессора/турбины расчетное прямое сечение пера (см. рисунок Б.12).

47 среднее сечение пера (лопатки компрессора/турбины): Расчетное прямое сечение пера лопатки, расположенное между периферийным и корневым сечениями пера так, чтобы соблюдалось равенство кольцевых площадей, ограниченных одна — периферийным и средним сечениями, другая — средним и корневым сечениями пера (см. рисунок Б.12).

48 ось лопатки (компрессора/турбины) z — z : Для рабочих лопаток: прямая, направленная радиально от хвостовика лопатки к торцу пера и проходящая через центр тяжести корневого сечения (см. рисунки Б.1 и Б.12); для направляющих (спрямляющих, сопловых) лопаток: прямая, направленная радиально от хвостовика лопатки к оси статора (см. рисунок Б.2).

49 косой участок (пера лопатки компрессора/турбины): Часть пера между профилем корневого сечения и линией сопряжения переходной части лопатки с пером, расположенной под углом к оси лопатки (см. рисунок Б.12).

50 угол косого участка (пера лопатки компрессора/турбины): Угол между касательной к трактовой поверхности полки в точке ее пересечения с осью лопатки и прямой, параллельной оси компрессора/турбины (см. рисунок Б.12).

51 конструкторская база лопатки (компрессора/турбины): Поверхность либо теоретический элемент, от которых заданы размеры лопатки, необходимые для ее изготовления и контроля.

Примечание — Для изготовления и контроля лопатки могут одновременно использоваться несколько конструкторских баз.

52 базовая плоскость (лопатки компрессора/турбины): Плоскость, определяющая положение начала чертежной системы координат пера лопатки по высоте относительно оси компрессора/турбины.

53 технологическая база лопатки (компрессора/турбины): Поверхность лопатки или дополнительные поверхности ее заготовки, необходимые для изготовления или контроля лопатки.

Виды полок

54 антивибрационная полка (лопатки компрессора): Элемент лопатки, расположенный на пере, предназначенный для снижения динамических напряжений от вибраций (см. рисунок Б.1).

55 бандажная полка (лопатки компрессора/турбины): Элемент рабочей лопатки компрессора/турбины, расположенный на торце пера, предназначенный для снижения динамических напряжений от вибрации и уменьшения перетекания воздуха (газа) (см. рисунок Б.7).

56 контактная поверхность бандажной [антивибрационной] полки (лопатки компрессора/турбины): контактная поверхность полки: Поверхность соприкосновения бандажных [антивибрационных] полок двух соседних лопаток, установленных в лопаточном венце (см. рисунок Б.7).

57 торцевая поверхность бандажной полки (лопатки компрессора/турбины): торцевая поверхность полки: Поверхность бандажной полки со стороны входной и выходной кромок пера (см. рисунок Б.7).

58 входная [выходная] кромка антивибрационной полки (лопатки компрессора): входная [выходная] кромка полки: Поверхность антивибрационной полки со стороны входа [выхода] потока в лопаточный венец.

59 трактовая поверхность бандажной полки (лопатки компрессора/турбины): трактовая поверхность полки: Поверхность бандажной полки, образующая проточную часть.

60 угол контакта бандажной [антивибрационной] полки (лопатки компрессора/турбины) γ_n : Угол между осью двигателя и плоскостью, проходящей через контактную поверхность полки.

61 аэродинамический гребень (лопатки турбины): Элемент лопатки, расположенный на спинке пера или на трактовой поверхности полки и выступающий в межлопаточный канал (см. рисунки Б.13 и Б.14).

62 входная [выходная] кромка аэродинамического гребня (лопатки турбины): входная [выходная] кромка гребня: Поверхность аэродинамического гребня со стороны набегающего (сбегающего) потока.

63 высота аэродинамического гребня лопатки турбины на входе [выходе] $h_{гp}$: высота гребня: Высота входной [выходной] кромки аэродинамического гребня (см. рисунки Б.13 и Б.14).

64 толщина аэродинамического гребня лопатки турбины $\Delta_{гp}$: толщина гребня: См. рисунки Б.13 и Б.14.

65 ширина канала аэродинамического гребня лопатки турбины $H_{гp}$: ширина канала гребня: Расстояние от входной (выходной) кромки аэродинамического гребня, установленного на трактовой поверхности полки, до корыта профиля в данном сечении (см. рисунок Б.13).

66 высота расположения аэродинамического гребня на пере лопатки турбины: высота расположения гребня: Расстояние от трактовой поверхности полки до аэродинамического гребня, расположенного на спинке пера (см. рисунок Б.14).

67 гребень бандажной полки рабочей лопатки турбины; гребень полки: —

Примечание — См. рисунок Б.8.

Элементы соединения лопатки

68 элемент соединения (лопатки компрессора/турбины): Часть хвостовика лопатки, предназначенная непосредственно для крепления лопатки в диске, корпусе компрессора/турбины (см. рисунок Б.1).

69 влодный элемент соединения (лопатки компрессора/турбины): —

Примечание — См. рисунок Б.15.

70 элемент соединения лопатки компрессора «ласточкин хвост»: элемент соединения «ласточкин хвост»: —

Примечание — См. рисунок Б.16.

71 элемент соединения лопатки компрессора цапфа; элемент соединения цапфа: —

Примечание — См. рисунок Б.17.

72 элемент соединения лопатки компрессора проушина; элемент соединения проушина: —

Примечание — См. рисунок Б.18.

73 вильчатый элемент соединения (лопатки компрессора): Элемент соединения, состоящий из двух или более проушин (см. рисунок Б.19).

74 криволинейный элемент соединения (лопатки компрессора): Элемент соединения с линейчатой образующей боковой поверхности хвостовика.

75 кольцевой элемент соединения (лопатки компрессора): Элемент соединения лопатки «ласточкин хвост» с плоскостью симметрии, перпендикулярной к оси компрессора (см. рисунок Б.20).

Примечание — Конструкция для набора лопаток в окружном направлении.

76 профильный элемент соединения (лопатки компрессора/турбины): Часть пера лопатки, закрепляемая в корпусе компрессора/турбины (см. рисунок Б.21).

77 односторонний елочный элемент соединения (лопаток компрессора/турбины): —

Примечание — См. рисунок Б.22.

78 элемент соединения полка (сопловой [направляющей] [спрямляющей] лопатки турбины/компрессора): Элемент лопатки, предназначенный для крепления сопловой [направляющей] [спрямляющей] лопатки в корпусе турбины/компрессора (см. рисунок Б.23).

79 полка хвостовика (лопатки компрессора/турбины): Часть хвостовика, на которой располагается перо и которая служит для образования проточной части компрессора/турбины в том случае, когда элемент соединения не примыкает к переходной части пера (см. рисунки Б.1 и Б.4).

80 ножка хвостовика (лопатки компрессора/турбины): Часть хвостовика, соединяющая полку хвостовика и элемент соединения (см. рисунок Б.1).

Составные части и геометрические характеристики элементов соединения лопатки

81 входной [выходной] торец (элемента соединения лопатки компрессора/турбины): Плоская поверхность элемента соединения со стороны входной [выходной] кромки пера (см. рисунок Б.24).

Примечание — За исключением кольцевого элемента соединения.

82 основание хвостовика (лопатки компрессора/турбины): Поверхность хвостовика, противоположная торцу пера лопатки (см. рисунок Б.24).

Примечание — Профильный элемент соединения основания хвостовика не имеет.

83 профиль элемента соединения (лопатки компрессора/турбины): Контур сечения элемента соединения плоскостью, перпендикулярной к боковой поверхности и основанию хвостовика (см. рисунок Б.25).

84 ось симметрии профиля элемента соединения (лопатки компрессора/турбины) o_1 — o_1 : Геометрическое место точек, равноудаленных от противоположных сторон профиля элемента соединения (см. рисунок Б.25).

Примечание — Имеются элементы соединения без оси симметрии.

85 плоскость симметрии элемента соединения (лопатки компрессора/турбины): Плоскость, проходящая через оси симметрии профилей элемента соединения (см. рисунок Б.26).

Примечание — За исключением криволинейного элемента соединения.

86 рабочие поверхности элемента соединения (лопатки компрессора/турбины): Поверхности элемента соединения, контактирующие с соответствующими поверхностями сопрягающихся деталей.

87 трактовая поверхность хвостовика [элемента соединения] (лопатки компрессора/турбины): Поверхность полки хвостовика [элемента соединения], находящаяся в потоке воздуха (газа) и являющаяся элементом внутренней или наружной поверхности проточной части двигателя.

88 высота хвостовика (лопатки компрессора/турбины) H : Расстояние от основания до трактовой поверхности хвостовика в радиальном направлении в контролируемых точках.

89 длина элемента соединения (лопатки компрессора/турбины) l : Расстояние между входным и выходным торцами элементов соединения, измеренное в направлении оси вращения ротора (см. рисунок Б.26).

90 угол установки элемента соединения (лопатки компрессора/турбины) θ_y : Угол между плоскостью вращения ротора и плоскостью симметрии элемента соединения (см. рисунок Б.26).

Геометрические характеристики елочного элемента соединения лопатки

91 гребенка (елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины): Зубчатая поверхность елочного элемента соединения (см. рисунок Б.27).

92 зуб гребенки (елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины): —

Примечание — См. рисунок Б.27.

93 впадина гребенки (елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины): —

Примечание — См. рисунок Б.27.

94 рабочая поверхность зуба гребенки (елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины): Поверхность зуба гребенки, находящаяся в контакте с зубом диска в рабочем положении (см. рисунок Б.28).

95 нерабочая поверхность зуба гребенки (елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины): Поверхность зуба гребенки, не имеющая контакта с зубом диска (см. рисунок Б.28).

96 профиль гребенки (елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины): Контур сечения елочного элемента соединения плоскостью, перпендикулярной к плоскости симметрии и к основанию элемента соединения (см. рисунок Б.29).

97 средняя линия профиля гребенки (елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины): Прямая, делящая рабочую поверхность зуба гребенки пополам и лежащая в плоскости профиля гребенки (см. рисунок Б.28).

98 базовая линия гребенки (елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины): Прямая, проходящая через точки пересечения средних линий профиля с рабочими поверхностями верхней пары зубьев (см. рисунок Б.28).

99 средняя плоскость гребенки (елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины): Плоскость, проходящая через средние линии профиля гребенки (см. рисунок Б.27).

100 базовая плоскость гребенки (елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины): Плоскость, проходящая через базовые линии гребенки (см. рисунок Б.27).

101 высота гребенки (елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины) h_n : Расстояние от основания хвостовика до базовой плоскости гребенки (см. рисунок Б.28).

102 высота головки зуба гребенки (елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины) h_n : Расстояние от средней плоскости до вершины зуба гребенки (см. рисунок Б.29, а).

103 длина зуба гребенки (елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины) l : Расстояние между входным и выходным торцами элемента соединения по линии пересечения рабочей поверхности зуба со средней плоскостью гребенки (см. рисунок Б.27).

104 шаг зубьев гребенки (елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины) S : Расстояние между рабочими поверхностями соседних зубьев в направлении средней линии гребенки (см. рисунок Б.29, а).

105 условный шаг зубьев гребенки (елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины) S_1 : Расстояние между рабочими поверхностями соседних зубьев гребенки в направлении оси симметрии профиля элемента соединения (см. рисунок Б.29, а).

106 угол клина гребенки (елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины) φ : Угол между средними поверхностями гребенки (см. рисунок Б.29, б).

107 угол расположения рабочей поверхности зуба гребенки (елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины) β : Угол между рабочей поверхностью зуба и средней плоскостью гребенки (см. рисунок Б.29, б).

108 угол давления зуба гребенки (елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины) β_1 : Угол между рабочей поверхностью зуба и базовой плоскостью гребенки (см. рисунок Б.29, б).

109 угол профиля зуба гребенки (елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины) γ : Угол между рабочей и нерабочей поверхностями зуба гребенки (см. рисунок Б.29, б).

110 размер гребенки елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины по средним линиям l_n : размер гребенки по средним линиям: Расстояние между линиями пересечения средних плоскостей гребенки с рабочими поверхностями одноименных зубьев (см. рисунок Б.29, а).

111 размер гребенки елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины по роликам l_{np} : размер гребенки по роликам: Расстояние между наружными поверхностями роликов, вложенных в одноименные впадины (см. рисунок Б.29, а).

112 высота зуба гребенки (елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины) h_z : Расстояние от вершины зуба до дна впадины, измеренное по перпендикуляру к средней плоскости гребенки (см. рисунок Б.29, а).

Геометрические параметры элемента соединения лопатки компрессора «ласточкин хвост»

113 угол клина элемента соединения лопатки компрессора «ласточкин хвост» α : угол клина элемента соединения «ласточкин хвост»: Угол между рабочими поверхностями элемента соединения (см. рисунок Б.30).

114 угол при основании элемента соединения лопатки компрессора «ласточкин хвост» β : угол при основании элемента соединения «ласточкин хвост»: Угол между рабочей поверхностью и основанием хвостовика лопатки (см. рисунок Б.30).

115 размер элемента соединения лопатки компрессора «ласточкин хвост» b : размер элемента соединения «ласточкин хвост»: Расстояние между симметрично расположенными точками рабочих поверхностей элемента соединения на заданной высоте от основания хвостовика (см. рисунок Б.30).

116 размер элемента соединения лопатки компрессора «ласточкин хвост» по основанию B : размер элемента соединения «ласточкин хвост» по основанию: Расстояние между линиями пересечения рабочих поверхностей элемента соединения с основанием хвостовика (см. рисунок Б.30).

Профиль пера лопатки компрессора/турбины

117 профиль (пера лопатки компрессора/турбины): Контур поперечного сечения пера лопатки компрессора/турбины заданной плоскостью или поверхностью (см. рисунок Б.31).

118 исходный профиль (пера лопатки компрессора): Профиль, являющийся прототипом для образования конкретного профиля пера лопатки с выбранными геометрическими характеристиками.

119 теоретический профиль (пера лопатки компрессора/турбины): Профиль расчетного сечения пера лопатки.

120 плоский профиль (пера лопатки компрессора/турбины): Профиль прямого плоского сечения пера лопатки.

121 цилиндрический профиль (пера лопатки компрессора/турбины): Профиль цилиндрического сечения пера лопатки.

122 пространственный профиль (пера лопатки компрессора/турбины): Профиль сечения пера лопатки поверхностью, образованной линиями тока воздуха (газа).

Примечание — В общем случае пространственный профиль образован поверхностью, которая не может быть развернута на плоскость.

123 фактический профиль (пера лопатки компрессора/турбины): Профиль пера изготовленной лопатки или ее заготовки в данном сечении, определенный измерением с допускаемой погрешностью.

124 наружный профиль (пера лопатки компрессора/турбины): Профиль по наружному контуру сечения пера лопатки.

125 внутренний профиль (пера лопатки компрессора/турбины): Профиль по внутреннему контуру сечения пера лопатки.

126 дозвуковой профиль (пера лопатки компрессора): Профиль пера лопатки, спроектированный для дозвуковой скорости обтекания его потоком.

127 сверхзвуковой профиль (пера лопатки компрессора): Профиль пера лопатки, спроектированный для околосверхзвуковой или сверхзвуковой скорости набегающего потока.

128 спинка профиля (пера лопатки компрессора/турбины): Часть профиля пера лопатки со стороны пониженного давления (см. рисунок Б.31, а).

129 корыто профиля (пера лопатки компрессора/турбины): Часть профиля пера лопатки со стороны повышенного давления (см. рисунок Б.31, а).

130 входная [выходная] кромка профиля (пера лопатки компрессора/турбины): Линия сопряжения спинки и корыта профиля со стороны набегающего (сбегающего) потока (см. рисунок Б.31, а).

131 средняя линия профиля (пера лопатки компрессора/турбины): Линия, являющаяся геометрическим местом центров окружностей, вписанных в профиль пера, и продленная по касательным до пересечения с профилем на его кромках (см. рисунок Б.31, а).

132 лобовая точка профиля (пера лопатки компрессора/турбины): Точка пересечения входной кромки профиля со средней линией (см. рисунок Б.31, а).

133 точка схода профиля (пера лопатки компрессора/турбины): Точка пересечения выходной кромки профиля со средней линией (см. рисунок Б.31, а).

134 граничные точки профиля (пера лопатки компрессора/турбины): Точки сопряжения линий, образующих спинку или корыто профиля с входной или выходной кромкой (см. рисунок Б.31, а).

135 хорда (профиля пера лопатки компрессора/турбины) (для компрессора b , для турбины l): Проекция наружного профиля пера на общую касательную к входной и выходной кромкам (см. рисунок Б.31, в).

Примечание — Для двояковыпуклого или симметричного профиля хорда профиля определяется как отрезок прямой линии, соединяющей точки пересечения средней линии профиля пера с профилями входной и выходной кромок.

136 геометрическая хорда (профиля пера лопатки компрессора/турбины) $b_{\text{геом}}$: Отрезок прямой, соединяющий лобовую точку и точку схода профиля (см. рисунок Б.31, б).

137 симметричный профиль (пера лопатки компрессора): Профиль пера, симметричный относительно средней линии, которая является одновременно его геометрической хордой.

138 наружный [внутренний] периметр профиля (пера лопатки компрессора/турбины): Длина, измеренная по замкнутой линии наружного [внутреннего] профиля пера.

139 прогиб средней линии профиля (пера лопатки компрессора/турбины) f : Максимальное расстояние между хордой профиля и параллельной ей касательной к средней линии (см. рисунок Б.31, б).

140 прогиб спинки [корыта] профиля (пера лопатки компрессора/турбины) $f_{\text{сп}}$ ($f_{\text{кор}}$): Максимальное расстояние между хордой профиля и параллельной ей касательной к спинке [корыту] профиля (см. рисунок Б.31, в).

141 толщина профиля (пера лопатки компрессора/турбины) s : Расстояние между точками касания вписанной в профиль окружности.

142 максимальная толщина профиля (пера лопатки компрессора/турбины) s_{max} : Расстояние между точками касания максимальной вписанной в профиль окружности (см. рисунок Б.31).

143 минимальный профиль (пера лопатки компрессора): Наружный профиль пера, толщина которого равномерно уменьшена со стороны спинки и корыта от теоретического профиля на значение предельного отклонения, заданного чертежом лопатки, а хорда со стороны выходной кромки уменьшена на удвоенное значение предельного отклонения (см. рисунок Б.32).

144 максимальный профиль (пера лопатки турбины): Наружный профиль пера, толщина которого со стороны спинки и корыта и хорда профиля со стороны входной кромки увеличены от теоретического профиля на значения предельных отклонений, заданных чертежом лопатки, а толщина выходной кромки профиля равна ее расчетному значению.

145 относительный прогиб средней линии профиля (пера лопатки компрессора/турбины) $\bar{f}$: Отношение прогиба средней линии к хорде.

146 относительный прогиб спинки [корыта] профиля (пера лопатки компрессора/турбины) $\bar{f}_{\text{сп}}$ ($\bar{f}_{\text{кор}}$): Отношение прогиба спинки [корыта] профиля к хорде.

147 относительная толщина профиля (пера лопатки компрессора/турбины) $\bar{s}$: Отношение толщины профиля к хорде.

148 относительная максимальная толщина профиля (пера лопатки компрессора/турбины) $\bar{s}_{\text{max}}$: Отношение максимальной толщины профиля к хорде.

149 относительное положение прогиба средней линии (профиля пера лопатки компрессора/турбины) $\bar{x}_f$: Отношение расстояния от лобовой точки до местоположения прогиба средней линии к хорде.

150 относительное положение максимальной толщины профиля (пера лопатки компрессора/турбины) $\bar{x}_s$: Отношение расстояния от лобовой точки до центра максимальной вписанной в профиль окружности к хорде.

151 радиус входной [выходной] кромки профиля (пера лопатки компрессора/турбины): Радиус окружности, вписанной во входную [выходную] кромку профиля так, что она проходит через лобовую точку (точку схода), а центр ее находится на средней линии профиля.

152 центр входной [выходной] кромки профиля (пера лопатки компрессора/турбины): Центр окружности, вписанной во входную [выходную] кромку профиля.

153 толщина входной [выходной] кромки профиля (пера лопатки компрессора/турбины) s_1 (s_2): Минимальная измеряемая толщина кромок профиля (см. рисунок Б.32).

154 длина входной [выходной] кромки профиля (пера лопатки компрессора/турбины) l_1 (l_2): Расстояние от лобовой точки профиля до заданного чертежом места измерения толщины входной (выходной) кромки профиля (см. рисунок Б.32).

155 угол схождения (входной [выходной] кромки профиля пера лопатки компрессора/турбины) $\gamma_{1,2}$: Угол между касательными к спинке и корыту профиля в граничных точках входного [выходного] участка профиля (см. рисунок Б.31, в).

Примечание — Для профиля с прямолинейными образующими — угол между прямолинейными образующими входного (выходного) участка профиля.

156 угол наклона (входной [выходной] кромки профиля пера лопатки компрессора/турбины) $\chi_{1,2}$: Угол между хордой профиля и биссектрисой угла схождения входной (выходной) кромки профиля (см. рисунок Б.31, б).

157 угол изгиба профиля (пера лопатки компрессора/турбины) ε : Меньший из двух смежных углов между биссектрисами углов схождения входной и выходной кромок профиля (см. рисунок Б.31, б).

Перо лопатки

158 дозвуковое перо (лопатки компрессора): Перо, образованное дозвуковыми профилями по всей высоте лопатки.

159 сверхзвуковое перо (лопатки компрессора): Перо, образованное сверхзвуковыми профилями по всей высоте лопатки.

160 трансзвуковое перо (лопатки компрессора): Перо, часть которого по высоте лопатки образована дозвуковыми, а часть — сверхзвуковыми профилями.

161 саблевидное перо (лопатки компрессора/турбины): Перо со смещенными в осевом направлении сечениями относительно корневого (см. рисунки Б.33 и Б.34).

162 бочкообразное перо (лопатки компрессора/турбины): Перо с максимальной хордой в среднем сечении (см. рисунок Б.34).

163 ось пера (лопатки компрессора/турбины): Линия, соединяющая центры вписанных в профили максимальных окружностей по высоте пера.

164 лобовая линия (пера лопатки компрессора/турбины): Линия, соединяющая лобовые точки профилей по высоте пера.

165 линия схода (пера лопатки компрессора/турбины): Линия, соединяющая точки схода профилей по высоте пера.

166 прогиб лобовой линии [линии схода] (пера лопатки компрессора/турбины): Максимальное отклонение лобовой линии [линии схода] в окружном и осевом направлениях от прямой, соединяющей лобовые точки (точки схода) профилей корневого и периферийного сечений.

167 линия центров входной [выходной] кромки (пера лопатки компрессора/турбины): Линия, соединяющая центры входных [выходных] кромок профилей по высоте пера.

168 радиус входной [выходной] кромки (пера лопатки компрессора/турбины): Радиусы окружностей, вписанных во входную [выходную] кромку пера.

Примечание — Радиус входной [выходной] кромки пера может быть переменным по высоте.

169 высота лопатки (компрессора/турбины) H_n : Наибольшее расстояние между основанием хвостовика и торцом пера (наружными поверхностями полок) (см. рисунки Б.1 и Б.2).

170 высота тракта (по входной [выходной] кромке пера лопатки компрессора/турбины) h : Расстояние между трактовыми поверхностями полок (см. рисунок Б.35).

171 высота пера (лопатки компрессора/турбины) h_n : Наибольшее расстояние от торца пера до линии сопряжения переходной части лопатки с пером (см. рисунок Б.4).

Примечание — Для лопаток, не имеющих торца пера, — наибольшее расстояние между линиями сопряжения переходной части лопатки с пером.

172 удлинение пера (лопатки компрессора/турбины) $\bar{h}$: Отношение высоты пера к хорде профиля, взятого на среднеплощадном диаметре проточной части компрессора/турбины.

Примечание — Среднеплощадным диаметром проточной части компрессора/турбины называют диаметр условного цилиндра, ось которого совпадает с осью компрессора/турбины, разделяющий сечение проточного тракта в плоскости, перпендикулярной оси компрессора/турбины, на два кольцевых сечения равной площади.

173 парусность пера (рабочей лопатки компрессора/турбины) $\bar{b}$: Отношение хорды профиля периферийного сечения к хорде профиля корневого сечения лопатки компрессора/турбины.

Решетка профилей пера лопаток компрессора/турбины

174 решетка (профилей пера лопаток компрессора/турбины): Сечение лопаточного венца цилиндрической или конической поверхностью, ось которой совпадает с осью двигателя, с последующей разверткой этого сечения на плоскость (см. рисунки Б.36 и Б.37).

175 прямая решетка (профилей пера лопаток компрессора/турбины): Решетка профилей, образующая сечением лопаточного венца цилиндрической поверхностью, ось которой совпадает с осью двигателя, с последующей разверткой этого сечения на плоскость.

176 фронтальная линия (решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины): Линия, лежащая в плоскости, перпендикулярной к оси двигателя, касательная к входным кромкам профилей решетки.

Примечание — Для прямой решетки профилей эта линия прямая (см. рисунок Б.36).

177 линия схода решетки (профилей пера лопаток компрессора/турбины): Линия, касательная к выходным кромкам профилей решетки и эквидистантная фронтальной линии решетки (см. рисунок Б.36).

178 ширина решетки (профилей пера лопаток компрессора/турбины) B : Расстояние между фронтальной линией и линией схода решетки (см. рисунок Б.36).

179 межлопаточный канал (решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины): Канал между фронтальной линией и линией схода, образуемый спинкой и корытом двух соседних профилей (см. рисунок Б.36).

180 активный межлопаточный канал (решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины): активный канал: Межлопаточный канал с постоянным размером поперечного сечения.

181 диффузорный [конфузорный] межлопаточный канал (решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины): диффузорный [конфузорный] канал: Межлопаточный канал с увеличивающимися (уменьшающимися) к выходу размерами поперечных сечений.

182 диффузорно-конфузорный межлопаточный канал (решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины): диффузорно-конфузорный канал: Межлопаточный канал с увеличивающимися от входа и уменьшающимися к выходу размерами поперечных сечений.

183 конфузорно-диффузорный межлопаточный канал (решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины): конфузорно-диффузорный канал: Межлопаточный канал с уменьшающимися от входа и увеличивающимися к выходу размерами поперечных сечений.

184 ширина межлопаточного канала (решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины): ширина канала: Диаметр окружности, вписанной в межлопаточный канал.

185 горло решетки (профилей пера лопаток компрессора/турбины) (для компрессора A_1 , для турбины a_2): Диаметр минимальной окружности, вписанной в межлопаточный канал решетки профилей (см. рисунки Б.36 и Б.37).

186 линия горла (решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины): Прямая, соединяющая точки касания минимальной окружности, вписанной в межлопаточный канал решетки профилей, со спинкой и корытом двух соседних профилей.

187 диффузорность межлопаточного канала (решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины): диффузорность канала: Отношение ширины диффузорного межлопаточного канала на входе к его ширине на выходе.

188 конфузорность межлопаточного канала (решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины): конфузорность канала: Отношение ширины конфузорного межлопаточного канала на входе к его ширине на выходе.

189 относительная толщина выходной кромки (профиля пера лопатки турбины): Отношение толщины выходной кромки профиля к горлу решетки.

190 косой срез (решетки профилей пера лопаток турбины): Часть межлопаточного канала, расположенная между линией схода и линией горла решетки.

191 угол горла (решетки профилей пера лопаток компрессора) α_r : Меньший из двух углов между нормалью к линии горла решетки и фронтальной линией решетки.

192 средняя линия межлопаточного канала (решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины): средняя линия канала: Геометрическое место центров окружностей, вписанных в межлопаточный канал (см. рисунок Б.36).

193 эквивалентный диффузор (решетки профилей пера лопаток компрессора): Плоский диффузор, средняя линия которого представляет собой прямую длиной, равной длине средней линии диффузорного межлопаточного канала, и шириной, равной ширине исходного межлопаточного канала в сходственных точках.

194 эквивалентный межлопаточный канал (решетки профилей пера лопаток турбины): Межлопаточный канал, средняя линия которого представляет собой прямую длиной, равной длине средней линии от входа до горла решетки, и шириной, равной ширине исходного межлопаточного канала в сходственных точках.

195 шаг решетки (профилей пера лопаток компрессора/турбины) t : Расстояние между двумя сходственными точками соседних профилей на входе в решетку или выходе из нее, эквидистантное фронтальной линии (см. рисунки Б.36 и Б.37).

196 относительный шаг решетки (профилей пера лопаток компрессора/турбины) (для компрессора $\bar{t} = \frac{t}{b}$, для турбины $\bar{t} = \frac{t}{l}$): Отношение шага решетки к хорде профиля.

197 густота решетки (профилей пера лопаток компрессора/турбины) (для компрессора $\frac{b}{t}$, для турбины $\frac{l}{t}$): Отношение хорды профиля к шагу решетки.

198 относительное горло решетки (профилей пера лопаток компрессора) $\frac{A_r}{t}$: Отношение горла решетки к ее шагу.

199 эффективный угол выхода потока (из решетки профилей пера лопаток турбины) $\beta_{2\text{эф}}$: Угол, синус которого равен отношению горла решетки у выходной кромки к шагу решетки на выходе.

200 угол профиля на входе (в решетку профилей пера лопаток компрессора/турбины) $\alpha_{\kappa 1}$, $\beta_{\kappa 1}$: Угол между биссектрисой угла схождения входной кромки профиля и фронтальной линией решетки (см. рисунок Б.36).

201 угол профиля на выходе (из решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины) $\alpha_{\kappa 2}$, $\beta_{\kappa 2}$: Угол между биссектрисой угла схождения выходной кромки профиля и линией схода решетки (см. рисунок Б.36).

202 входной [выходной] участок профиля (пера лопатки компрессора): Участок профиля, длина которого необходима и достаточна для определения значения угла входа [выхода] профиля.

203 угол установки (профиля пера лопатки компрессора/турбины в решетке профилей) (для компрессора ϑ , для турбины γ): Угол между общей касательной к входной и выходной кромкам профиля и фронтальной линией решетки профилей (см. рисунки Б.36 и Б.37).

Примечание — В случае если невозможно построить касательную к входной и выходной кромкам (для двояковыпуклого или симметричного профиля), то вместо нее берется прямая, соединяющая точки пересечения средней линии профиля пера с профилями входной и выходной кромок.

204 закрутка пера (лопатки компрессора/турбины) (для компрессора δv , для турбины $\delta \gamma$): Разность углов установки профилей корневого и периферийного сечений пера лопатки компрессора/турбины.

205 угол установки спинки профиля (пера лопатки турбины) ε : Угол между прямолинейным участком спинки профиля, примыкающим к выходной кромке, и линией схода (см. рисунок Б.37).

206 угол отгиба (спинки профиля пера лопатки турбины) $\delta_{\text{оп}}$: Угол между касательной к спинке профиля в граничной точке на выходе из решетки и нормалью к линии горла решетки (см. рисунок Б.37).

207 основная система координат (лопатки компрессора/турбины) auz : Правая прямоугольная система координат, в которой ось a направлена вдоль оси компрессора/турбины, ось u параллельна плоскости вращения ротора, а ось z расположена радиально (см. рисунки Б.38 и Б.39).

208 чертежная система координат (пера лопатки компрессора/турбины) $хуз$: Правая прямоугольная система координат, в которой заданы поверхности корыта и спинки пера в чертеже (см. рисунки Б.33 и Б.39).

Примечание — Задание поверхности пера может быть выполнено координатами дискретных точек или математической моделью.

209 угол чертежной системы координат (пера лопатки компрессора/турбины) ψ : Угол системы: Угол между осью a основной и осью x чертежной систем координат (см. рисунок Б.38).

Примечание — Угол чертежной системы равен среднему арифметическому между углами установки профилей периферийного и корневого сечений пера.

210 **центральная система координат (пера лопатки компрессора/турбины)** x_1, y_1, z_1 : Чертежная система координат с началом в центре тяжести данного сечения пера (см. рисунок Б.38).

211 **главная система координат профиля (пера лопатки компрессора/турбины)** ξ, η : Система координат с началом в центре тяжести сечения, оси которой направлены так, что момент инерции сечения пера относительно оси ξ имеет минимальное значение, а относительно оси η — максимальное значение (см. рисунок Б.39).

212 **окружная скорость (лопатки компрессора/турбины в данном сечении)** u : Линейная скорость вращения рабочей лопатки на данном расстоянии от оси компрессора/турбины.

Автоматизированное проектирование лопатки

213 **исходная модель лопатки компрессора/турбины (исходная модель лопатки)**: Совокупность линейных и угловых размеров, определяющих заданные чертежом точки внутренней и наружной поверхностей лопатки относительно конструкторской базы.

214 **математическая модель лопатки (компрессора/турбины)**: Принятый метод определения линейных и угловых размеров, определяющих форму и расположение наружных и внутренних поверхностей лопатки и ее газодинамические, тепловые и прочностные характеристики.

215 **математическая модель поверхностей лопатки (компрессора/турбины)**: Принятый метод вычисления произвольной точки поверхности пера, нормали к поверхности в этой точке и его информационное обеспечение.

216 **каркас лопатки (компрессора/турбины)**: Совокупность кривых, образованных пересечением лопатки двумя семействами плоскостей, каждое из которых либо пучок плоскостей, либо семейство параллельных плоскостей.

217 **унифицированная система координат (лопатки компрессора/турбины)**: Единая для всех сечений лопатки система координат, обеспечивающая требования технологии, автоматизированного изготовления и контроля лопатки.

Алфавитный указатель терминов

база лопатки конструкторская	51
база лопатки компрессора/турбины	51
блок лопаток	39
блок сопловых лопаток турбины	39
венец лопаточный	38
венец ступени компрессора/турбины	38
впадина гребенки елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины	93
высота аэродинамического гребня лопатки турбины на входе	63
высота аэродинамического гребня лопатки турбины на выходе	63
высота головки зуба гребенки и елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины	102
высота зуба гребенки елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины	112
высота лопатки компрессора/турбины	169
высота пера	171
высота пера лопатки компрессора/турбины	171
высота расположения аэродинамического гребня на пере лопатки турбины	66
высота тракта по входной кромке пера лопатки компрессора/турбины	170
высота хвостика лопатки компрессора/турбины	88
горло решетки профилей пера лопаток компрессора относительное	198
горло решетки относительное	198
гребенка	91
гребенка елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины	91
гребень аэродинамический	61
гребень бандажной полки рабочей лопатки турбины	67
гребень лопатки турбины аэродинамический	61
гребень полки	67
густота решетки	197
густота решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины	197
дефлектор	23
дефлектор обогреваемой лопатки турбины/компрессора	23
дефлектор обогреваемой лопатки турбины/компрессора перфорированный	24
дефлектор охлаждаемой лопатки турбины/компрессора	23
дефлектор перфорированный	24
диффузор решетки профилей пера лопаток компрессора эквивалентный	193
диффузор эквивалентный	193
диффузорность канала	187
диффузорность межлопаточного канала решетки профилей пера лопатки компрессора/турбины	187
длина входной кромки профиля	154
длина входной кромки профиля пера лопатки компрессора/турбины	154
длина выходной кромки профиля	154
длина выходной кромки профиля пера лопатки компрессора/турбины	154
длина зуба гребенки	103
длина зуба гребенки елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины	103
длина элемента соединения	89
длина элемента соединения лопатки компрессора/турбины	89
закрутка пера	204
закрутка пера лопатки компрессора/турбины	204
заполнитель лопатки	11
заполнитель полый лопатки компрессора/турбины	11
зуб гребенки	92
зуб гребенки елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины	92
интенсификаторы теплоотдачи	27
интенсификаторы теплоотдачи в лопатках турбины	27

канал активный	180
канал диффузорно-конфузорный	182
канал диффузорный	181
канал конфузорно-диффузорный	183
канал конфузорный	181
канал межлопаточный	179
канал межлопаточный эквивалентный	194
канал решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины межлопаточный активный	180
канал решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины межлопаточный конфузорно-диффузорный	183
канал решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины межлопаточный диффузорно-конфузорный	179
канал решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины межлопаточный диффузорный (конфузорный)	182
канал решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины межлопаточный конфузорный	181
канал решетки профилей пера лопаток турбины межлопаточный эквивалентный	181
каркас лопатки	194
каркас лопатки компрессора/турбины	216
конфузорность канала	216
конфузорность межлопаточного канала решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины	188
корыто пера	188
корыто пера лопатки компрессора/турбины	17
корыто профиля	17
корыто профиля пера лопатки компрессора/турбины	129
кромка антивибрационной полки лопатки компрессора входная	129
кромка антивибрационной полки лопатки компрессора выходная	58
кромка аэродинамического гребня лопатки турбины входная	58
кромка аэродинамического гребня лопатки турбины выходная	62
кромка гребня входная	62
кромка гребня выходная	62
кромка пера входная	18
кромка пера выходная	18
кромка пера лопатки компрессора/турбины входная	18
кромка пера лопатки компрессора/турбины выходная	18
кромка полки входная	58
кромка полки выходная	58
кромка профиля входная	130
кромка профиля выходная	130
кромка профиля пера лопатки компрессора/турбины входная	130
кромка профиля пера лопатки компрессора/турбины выходная	130
линия горла	186
линия горла решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины	186
линия гребенки базовая	98
линия гребенки елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины базовая	98
линия канала средняя	192
линия лобовая	164
линия межлопаточного канала решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины средняя	192
линия пера лопатки компрессора/турбины лобовая	164
линия профиля гребенки елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины средняя	97
линия профиля гребенки средняя	97
линия профиля пера лопатки компрессора/турбины средняя	131
линия профиля средняя	131
линия решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины фронтальная	176

линия сопряжения переходной части лопатки	21
линия сопряжения переходной части лопатки компрессора/турбины	21
линия схода	165
линия схода пера лопатки компрессора/турбины	165
линия схода решетки	177
линия схода решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины	177
линия фронтальная	176
линия центров входной кромки	167
линия центров входной кромки пера лопатки компрессора/турбины	167
линия центров выходной кромки	167
линия центров выходной кромки пера лопатки компрессора/турбины	167
лопатка	1
лопатка винтоканальная	34
лопатка винтоканальная матричная	34
лопатка дефлекторная	35
лопатка компрессора/турбины	1
лопатка компрессора/турбины перфорированная	12
лопатка компрессора/турбины поворотная	8
лопатка компрессора/турбины полая	10
лопатка компрессора/турбины рабочая	2
лопатка компрессора/турбины составная	37
лопатка компрессора/турбины спрямляющая	7
лопатка компрессора направляющая	3
лопатка компрессора направляющая входная	4
лопатка компрессора направляющая консольная	5
лопатка компрессора с поворотной хвостовой частью пера	9
лопатка консольная	5
лопатка многоканальная	33
лопатка многополостная	32
лопатка направляющая	3
лопатка направляющая входная	4
лопатка обогреваемая	13
лопатка оболочковая	36
лопатка однополостная	31
лопатка охлаждаемая	13
лопатка перфорированная	12
лопатка поворотная	8
лопатка полая	10
лопатка рабочая	2
лопатка с конвективно-пленочным охлаждением	26
лопатка с конвективным охлаждением	25
лопатка с петлевым течением воздуха	29
лопатка с поворотной хвостовой частью	9
лопатка с полупетлевым течением воздуха	30
лопатка с радиальным течением воздуха	28
лопатка сопловая	6
лопатка составная	37
лопатка спрямляющая	7
лопатка турбины винтоканальная	34
лопатка турбины винтоканальная матричная	34
лопатка турбины/компрессора обогреваемая	13
лопатка турбины/компрессора охлаждаемая	13
лопатка турбины дефлекторная	35
лопатка турбины многоканальная	33

лопатка турбины многополостная	32
лопатка турбины оболочковая	36
лопатка турбины однополостная	31
лопатка турбины с конвективно-пленочным охлаждением	26
лопатка турбины с конвективным охлаждением	25
лопатка турбины с петлевым течением охлаждающего воздуха	29
лопатка турбины с полупетлевым течением охлаждающего воздуха	30
лопатка турбины с радиальным течением охлаждающего воздуха	28
лопатка турбины сопловая	6
модель лопатки исходная	213
модель лопатки компрессора/турбины исходная	213
модель лопатки компрессора/турбины математическая	214
модель лопатки математическая	214
модель поверхностей лопатки компрессора/турбины математическая	215
модель поверхностей лопатки математическая	215
ножка хвостовика	80
ножка хвостовика лопатки компрессора/турбины	80
основание хвостовика	82
основание хвостовика лопатки компрессора/турбины	82
ось лопатки	48
ось лопатки компрессора/турбины	48
ось пера	163
ось пера лопатки компрессора/турбины	163
ось симметрии профиля элемента соединения	84
ось симметрии профиля элемента соединения лопатки компрессора/турбины	84
парусность пера	173
парусность пера рабочей лопатки компрессора/турбины	173
перо лопатки компрессора сверхзвуковое	159
перо лопатки компрессора трансзвуковое	160
перегородка лопатки компрессора/турбины направляющая	22
перегородка направляющая	22
периметр профиля внутренний	138
периметр профиля наружный	138
периметр профиля пера лопатки компрессора/турбины внутренний	138
периметр профиля пера лопатки компрессора/турбины наружный	138
перо	14
перо бочкообразное	162
перо дозвуковое	158
перо лопатки компрессора/турбины	14
перо лопатки компрессора/турбины бочкообразное	162
перо лопатки компрессора/турбины саблевидное	161
перо лопатки компрессора дозвуковое	158
перо саблевидное	161
перо сверхзвуковое	159
перо трансзвуковое	160
плоскость базовая	52
плоскость гребенки базовая	100
плоскость гребенки елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины базовая	100
плоскость гребенки елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины средняя	99
плоскость гребенки средняя	99
плоскость лопатки компрессора/турбины базовая	52
плоскость симметрии элемента соединения	85
плоскость симметрии элемента соединения лопатки компрессора/турбины	85
поверхности элемента соединения лопатки компрессора/турбины рабочие	86

поверхности элемента соединения рабочие	86
поверхность антивибрационной полки лопатки компрессора/турбины контактная	56
поверхность бандажной полки лопатки компрессора/турбины контактная	56
поверхность бандажной полки лопатки компрессора/турбины торцевая	57
поверхность бандажной полки лопатки компрессора/турбины трастовая	59
поверхность зуба гребенки елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины нерабочая	95
поверхность зуба гребенки елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины рабочая	94
поверхность зуба гребенки нерабочая	95
поверхность зуба гребенки рабочая	94
поверхность полки контактная	56
поверхность полки торцевая	57
поверхность полки трастовая	59
поверхность хвостовика лопатки компрессора/турбины трастовая	87
поверхность хвостовика трастовая	87
поверхность элемента соединения лопатки компрессора/турбины трастовая	87
поверхность элемента соединения трастовая	87
полка антивибрационная	54
полка бандажная	55
полка лопатки компрессора антивибрационная	54
полка лопатки компрессора/турбины бандажная	55
полка хвостовика лопатки компрессора/турбины	79
положение максимальной толщины профиля относительное	150
положение максимальной толщины профиля пера лопатки компрессора/турбины относительное	150
положение прогиба средней линии относительное	149
положение прогиба средней линии профиля пера лопатки компрессора/турбины относительное	149
полка хвостовика	79
прогиб корыта профиля	140
прогиб корыта профиля относительный	146
прогиб корыта профиля пера лопатки компрессора/турбины	140
прогиб корыта профиля пера лопатки компрессора/турбины относительный	146
прогиб линии схода	166
прогиб линии схода пера лопатки компрессора/турбины	166
прогиб лобовой линии	166
прогиб лобовой линии пера лопатки компрессора/турбины	166
прогиб спинки профиля	140
прогиб спинки профиля относительный	146
прогиб средней линии профиля	139
прогиб средней линии профиля относительный	145
прогиб средней линии профиля пера лопатки компрессора/турбины	139
прогиб средней линии профиля пера лопатки компрессора/турбины относительный	145
профиль	117
профиль внутренний	125
профиль гребенки	96
профиль гребенки елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины	96
профиль дозвуковой	126
профиль исходный	118
профиль максимальный	144
профиль минимальный	143
профиль наружный	124
профиль пера лопатки компрессора/турбины	117
профиль пера лопатки компрессора/турбины внутренний	125
профиль пера лопатки компрессора/турбины наружный	124
профиль пера лопатки компрессора/турбины плоский	120
профиль пера лопатки компрессора/турбины пространственный	122

профиль пера лопатки компрессора/турбины теоретический	119
профиль пера лопатки компрессора/турбины фактический	123
профиль пера лопатки компрессора/турбины цилиндрический	121
профиль пера лопатки компрессора дозвуковой	126
профиль пера лопатки компрессора исходный	118
профиль пера лопатки компрессора минимальный	143
профиль пера лопатки компрессора сверхзвуковой	127
профиль пера лопатки компрессора симметричный	137
профиль пера лопатки турбины максимальный	144
профиль плоский	120
профиль пространственный	122
профиль сверхзвуковой	127
профиль симметричный	137
профиль теоретический	119
профиль фактический	123
профиль цилиндрический	121
профиль элемента соединения	83
профиль элемента соединения лопатки компрессора/турбины	83
радиус входной кромки пера	168
радиус входной кромки пера лопатки компрессора/турбины	168
радиус входной кромки профиля	151
радиус входной кромки профиля пера лопатки компрессора/турбины	151
радиус выходной кромки пера	168
радиус выходной кромки пера лопатки компрессора/турбины	168
радиус выходной кромки профиля	151
радиус выходной кромки профиля пера лопатки компрессора/турбины	151
размер гребенок елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины по роликам	111
размер гребенок елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины по средним линиям	110
размер гребенок по роликам	111
размер гребенок по средним линиям	110
размер элемента соединения «ласточкин хвост»	115
размер элемента соединения «ласточкин хвост» по основанию	116
размер элемента соединения лопатки компрессора «ласточкин хвост»	115
размер элемента соединения лопатки компрессора «ласточкин хвост» по основанию	116
решетка	174
решетка профилей пера лопаток компрессора/турбины	174
решетка профилей пера лопаток компрессора/турбины прямая	175
решетка прямая	175
сечение пера коническое	41
сечение пера корневое	46
сечение пера лопатки компрессора/турбины коническое	41
сечение пера лопатки компрессора/турбины корневое	46
сечение пера лопатки компрессора/турбины периферийное	45
сечение пера лопатки компрессора/турбины плоское	42
сечение пера лопатки компрессора/турбины плоское косое	44
сечение пера лопатки компрессора/турбины плоское прямое	43
сечение пера лопатки компрессора/турбины среднее	47
сечение пера лопатки компрессора/турбины цилиндрическое	40
сечение пера периферийное	45
сечение пера плоское	42
сечение пера плоское косое	44
сечение пера плоское прямое	43
сечение пера среднее	47
сечение пера цилиндрическое	40

система координат лопатки компрессора/турбины основная	207
система координат лопатки компрессора/турбины унифицированная	217
система координат основная	207
система координат пера лопатки компрессора/турбины центральная	210
система координат пера лопатки компрессора/турбины чертежная	208
система координат профиля главная	211
система координат профиля пера лопатки компрессора/турбины главная	211
система координат унифицированная	217
система координат центральная	210
система координат чертежная	208
скорость лопатки компрессора/турбины в данном сечении окружная	212
скорость окружная	212
спинка пера	16
спинка пера лопатки компрессора/турбины	16
спинка профиля	128
спинка профиля пера лопатки компрессора/турбины	128
срез косой	190
срез решетки профилей пера лопаток турбины косой	190
толщина аэродинамического гребня лопатки турбины	64
толщина входной кромки профиля	153
толщина входной кромки профиля пера лопатки компрессора/турбины	153
толщина выходной кромки относительная	189
толщина выходной кромки профиля	153
толщина выходной кромки профиля пера лопатки компрессора/турбины	153
толщина выходной кромки профиля пера лопатки турбины относительная	189
толщина гребня	64
толщина профиля	141
толщина профиля максимальная	142
толщина профиля максимальная относительная	148
толщина профиля относительная	147
толщина профиля пера лопатки компрессора/турбины	141
толщина профиля пера лопатки компрессора/турбины максимальная	142
толщина профиля пера лопатки компрессора/турбины максимальная относительная	148
толщина профиля пера лопатки компрессора/турбины относительная	147
торец входной	81
торец выходной	81
торец пера	15
торец пера лопатки компрессора/турбины	15
торец элемента соединения лопатки компрессора/турбины входной	81
торец элемента соединения лопатки компрессора/турбины выходной	81
точка профиля лобовая	132
точка профиля пера лопатки компрессора/турбины лобовая	132
точка схода профиля	133
точка схода профиля пера лопатки компрессора/турбины	133
точки профиля граничные	134
точки профиля пера лопатки компрессора/турбины граничные	134
угол выхода потока из решетки профилей пера лопаток турбины эффективный	199
угол выхода потока эффективный	199
угол горла	191
угол горла решетки профилей пера лопаток компрессора	191
угол давления зуба гребенки	108
угол давления зуба гребенки елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины	108
угол изгиба профиля	157
угол изгиба профиля пера лопатки компрессора/турбины	157

угол клина гребенок	106
угол клина гребенок елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины	106
угол клина элемента соединения «ласточкин хвост»	113
угол клина элемента соединения лопатки компрессора «ласточкин хвост»	113
угол контакта	60
угол контакта антивибрационной полки лопатки компрессора/турбины	60
угол контакта бандажной полки лопатки компрессора/турбины	60
угол косоугольного участка	50
угол косоугольного участка пера лопатки компрессора/турбины	50
угол наклона входной кромки профиля пера лопатки компрессора/турбины	156
угол наклона выходной кромки профиля пера лопатки компрессора/турбины	156
угол наклона кромки	156
угол отгиба	206
угол отгиба спинки профиля пера лопатки турбины	206
угол при основании элемента соединения «ласточкин хвост»	114
угол при основании элемента соединения лопатки компрессора «ласточкин хвост»	114
угол профиля зуба гребенки	109
угол профиля зуба гребенки елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины	109
угол профиля на входе	200
угол профиля на входе в решетку профилей пера лопаток компрессора/турбины	200
угол профиля на выходе	201
угол профиля на выходе из решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины	201
угол расположения рабочей поверхности зуба гребенки	107
угол расположения рабочей поверхности зуба гребенки елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины	107
угол системы	209
угол схождения	155
угол схождения входной кромки профиля пера лопатки компрессора/турбины	155
угол схождения выходной кромки профиля пера лопатки компрессора/турбины	155
угол установки	203
угол установки профиля пера лопатки компрессора/турбины в решетке профилей	203
угол установки спинки профиля	205
угол установки спинки профиля пера лопатки турбины	205
угол установки элемента соединения	90
угол установки элемента соединения лопатки компрессора/турбины	90
угол чертежной системы координат пера лопатки компрессора/турбины	209
удлинение пера	172
удлинение пера лопатки компрессора/турбины	172
участок косоугольный	49
участок пера лопатки компрессора/турбины косоугольный	49
участок профиля входной	202
участок профиля выходной	202
участок профиля пера лопатки компрессора входной	202
участок профиля пера лопатки компрессора выходной	202
хвостовик	19
хвостовик лопатки компрессора/турбины	19
хорда	135
хорда геометрическая	136
хорда профиля пера лопатки компрессора/турбины	135
хорда профиля пера лопатки компрессора/турбины геометрическая	136
центр входной кромки профиля	152
центр выходной кромки профиля	152
центр входной кромки профиля пера лопатки компрессора/турбины	152
центр выходной кромки профиля пера лопатки компрессора/турбины	152

часть лопатки компрессора/турбины переходная	20
часть лопатки переходная	20
шаг зубьев гребенки	104
шаг зубьев гребенки елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины	104
шаг зубьев гребенки елочного элемента соединения лопатки компрессора/турбины условный	105
шаг зубьев гребенки условный	105
шаг решетки	195
шаг решетки относительный	196
шаг решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины	195
шаг решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины относительный	196
ширина канала	184
ширина канала аэродинамического гребня лопатки турбины	65
ширина канала гребня	65
ширина межлопаточного канала решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины	184
ширина решетки	178
ширина решетки профилей пера лопаток компрессора/турбины	178
элемент соединения	68
элемент соединения «ласточкин хвост»	70
элемент соединения вильчатый	73
элемент соединения елочный	69
элемент соединения елочный односторонний	77
элемент соединения кольцевой	75
элемент соединения криволинейный	74
элемент соединения лопатки компрессора «ласточкин хвост»	70
элемент соединения лопатки компрессора/турбины	68
элемент соединения лопатки компрессора/турбины елочный	69
элемент соединения лопатки компрессора/турбины елочный односторонний	77
элемент соединения лопатки компрессора/турбины профильный	76
элемент соединения лопатки компрессора вильчатый	73
элемент соединения лопатки компрессора кольцевой	75
элемент соединения лопатки компрессора криволинейный	74
элемент соединения лопатки компрессора проушина	72
элемент соединения лопатки компрессора цапфа	71
элемент соединения полка	78
элемент соединения полка направляющей лопатки турбины/компрессора	78
элемент соединения полка сопловой направляющей лопатки турбины/компрессора	78
элемент соединения полка спрямляющей лопатки турбины/компрессора	78
элемент соединения проушина	72
элемент соединения профильный	76
элемент соединения цапфа	71

Приложение А
(справочное)

Основные газодинамические параметры потока

1 абсолютная скорость потока C : Скорость потока в неподвижной системе координат (см. рисунки Б.40 и Б.41).

2 относительная скорость потока W : Скорость потока во вращающейся системе координат (см. рисунки Б.40 и Б.41).

3 треугольник скоростей потока: Треугольник, составленный из векторов абсолютной и относительной скоростей потока и окружной скорости лопатки (см. рисунки Б.40 и Б.41).

4 осевая составляющая скорости потока C_a : Проекция абсолютной скорости потока на направление оси компрессора (см. рисунки Б.40 и Б.41).

5 окружная составляющая скорости потока C_u : Проекция абсолютной скорости потока на направление окружной скорости (см. рисунки Б.40 и Б.41).

6 меридиональная составляющая скорости потока C_m : Проекция абсолютной скорости потока на меридиональную плоскость.

7 радиальная составляющая скорости потока C_r : Проекция абсолютной скорости потока на радиальное направление.

8 тангенциальная составляющая скорости потока W_u : Проекция относительной скорости потока на направление окружной скорости (см. рисунки Б.40 и Б.41).

9 коэффициент расхода C_d : Отношение осевой составляющей скорости потока к окружной скорости вращения торца пера рабочей лопатки.

10 закрутка потока C_u : Отношение окружной составляющей скорости потока к окружной скорости вращения торца пера рабочей лопатки.

11 угол потока в абсолютном движении на входе в решетку [выходе из решетки] α : Внутренний угол между направлениями абсолютной и окружной скоростей в треугольнике скоростей на входе в решетку (выходе из решетки) (см. рисунки Б.40 и Б.41).

12 угол потока в относительном движении на входе в решетку [выходе из решетки] β : Внутренний угол между направлениями относительной и окружной скоростей в треугольнике скоростей на входе в решетку (выходе из решетки) (см. рисунки Б.40 и Б.41).

13 угол поворота потока $\Delta\alpha$, $\Delta\beta$: Для компрессора: разность между углами потока на выходе из решетки и на входе в нее в относительном движении для рабочих лопаток и в абсолютном движении для направляющих лопаток; для турбины: дополнительный угол к сумме углов потока на выходе из решетки и на входе в нее.

14 угол атаки (профиля пера лопатки компрессора/турбины) i : Разность между углом профиля на входе в решетку и углом потока в относительном движении для рабочего колеса и в абсолютном движении для направляющего (соплового) аппарата (см. рисунок Б.40).

15 угол атаки сверхзвукового профиля пера лопатки компрессора i_0 : Угол между касательной к спинке профиля в граничной точке и вектором относительной скорости на входе в решетку.

16 угол отставания потока (для компрессора δ , для турбины $\Delta\beta_1$): Для компрессора: разность между углом профиля и углом потока на выходе из решетки в относительном движении для рабочей лопатки и в абсолютном движении для направляющей лопатки (см. рисунок Б.40); для турбины: разность между углом потока на выходе из решетки — в относительном движении для рабочей лопатки и в абсолютном движении для сопловой лопатки — и эффективным углом выхода потока из решетки.

17 конфузурность плоской прямой решетки профилей лопаток турбины; конфузурность решетки: Отношение синуса угла потока на входе в решетку к синусу эффективного угла выхода потока.

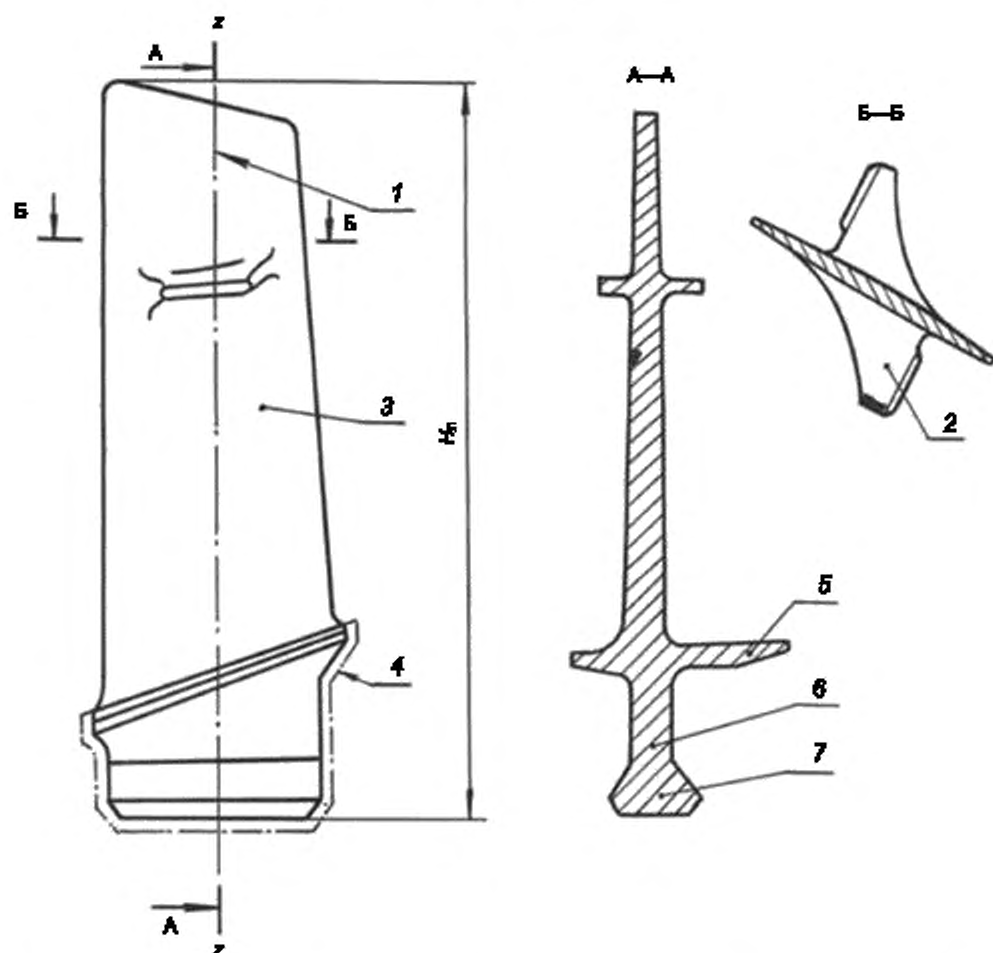
18 закрутка потока в решетке профилей лопаток турбины ϕ : Отклонение вектора абсолютной скорости потока на выходе из решетки профилей рабочих лопаток турбины от осевого направления.

19 ширина струи (на входе в решетку профилей лопаток компрессора) A_1 : Расстояние между прямыми, проведенными параллельно вектору относительной скорости потока для решеток профилей рабочих лопаток и вектору абсолютной скорости потока для решеток профилей направляющих лопаток через лобовые точки двух соседних профилей.

20 пропускная способность решетки (профилей лопаток компрессора) $\frac{A_1}{A_2}$: Отношение горла решетки к ширине струи на входе в решетку профилей.

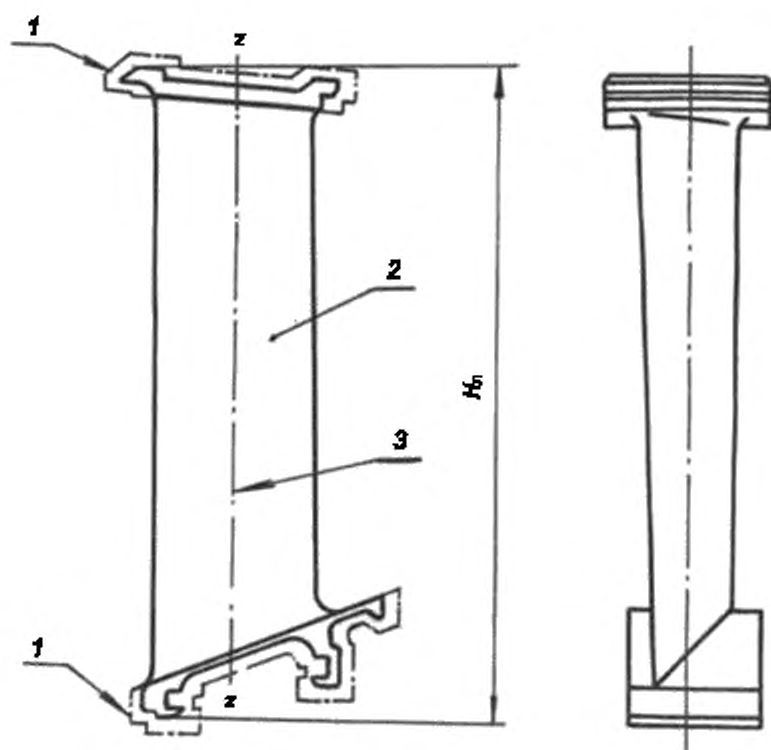
Приложение Б
(справочное)

Поясняющие чертежи и схемы



1 — ось лопатки; 2 — антивибрационная полка; 3 — перо; 4 — хвостовик; 5 — полка хвостовика; 6 — ножка хвостовика;
7 — элемент соединения лопатки

Рисунок Б.1 — Рабочая лопатка компрессора/турбины



1 — хвостовик; 2 — перо; 3 — ось лопатки

Рисунок Б.2 — Направляющая лопатка компрессора

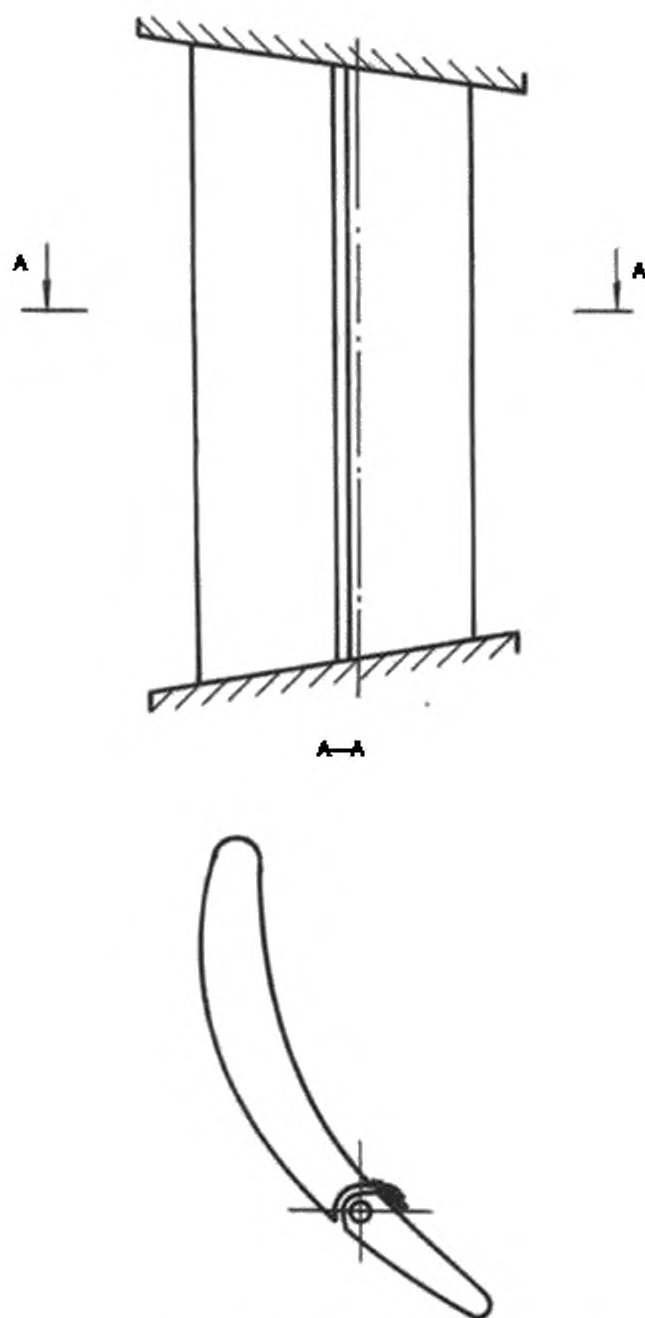
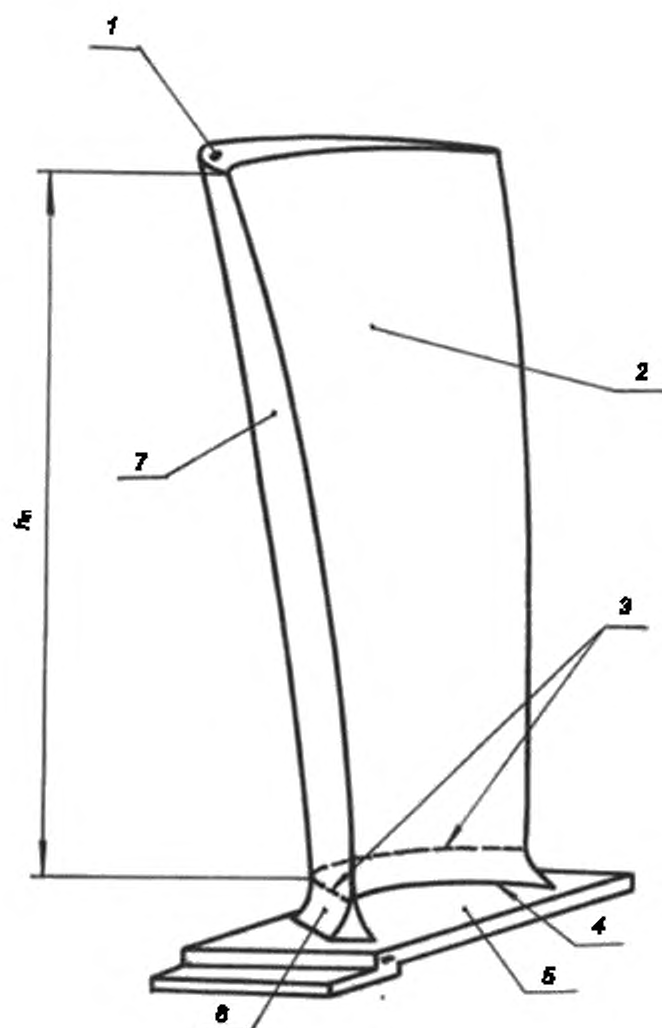
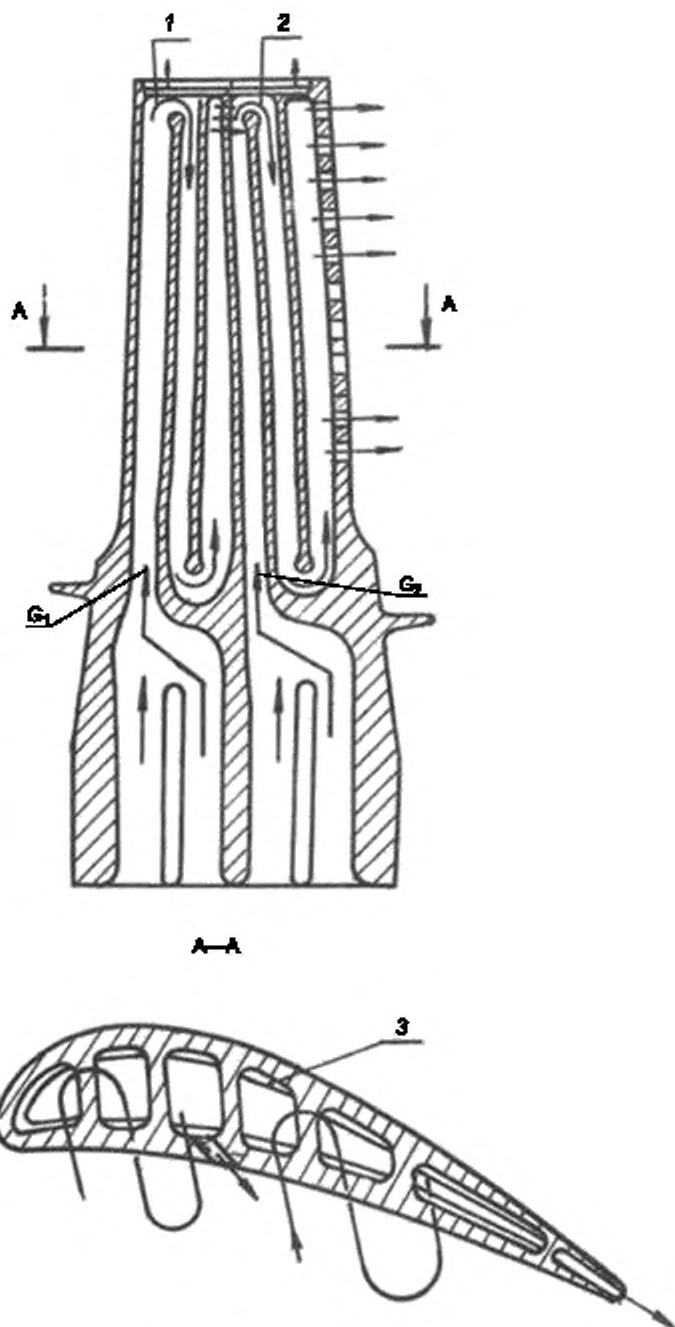


Рисунок Б.3 — Схема лопатки компрессора с поворотной хвостовой частью пера



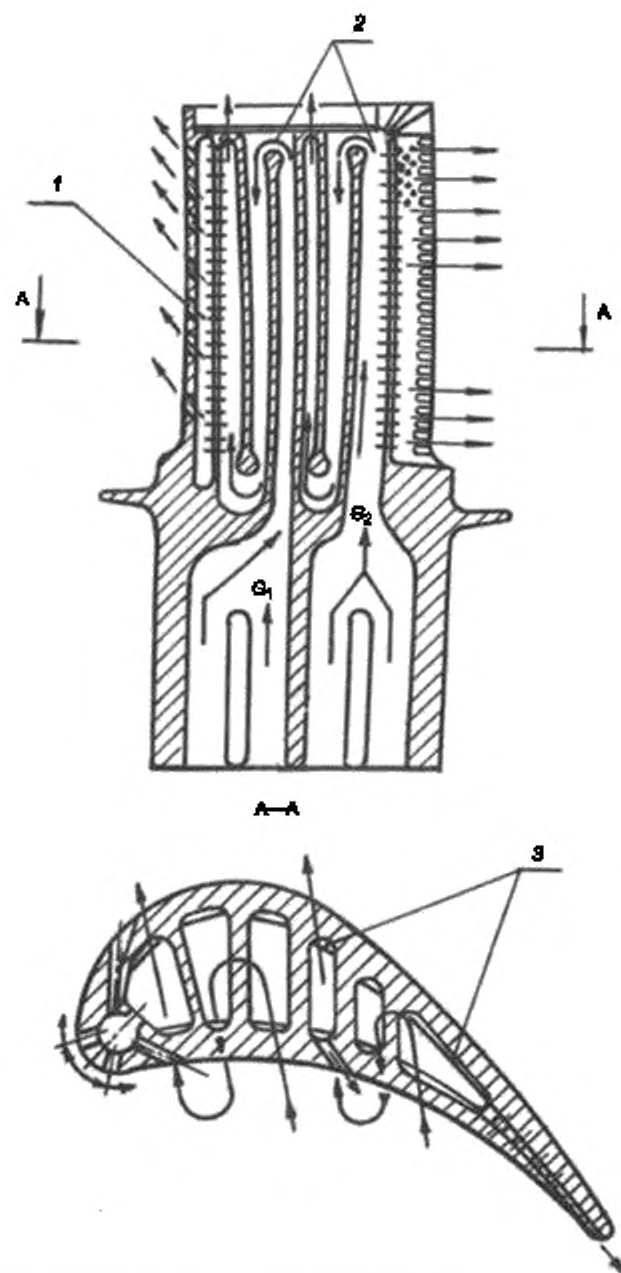
1 — торец пера; 2 — корыто пера; 3 — линия сопряжения переходной части лопатки с пером; 4 — линия сопряжения переходной части лопатки с полкой; 5 — полка хвостовика; 6 — переходная часть пера; 7 — спинка пера

Рисунок Б.4 — Перо лопатки с полкой хвостовика



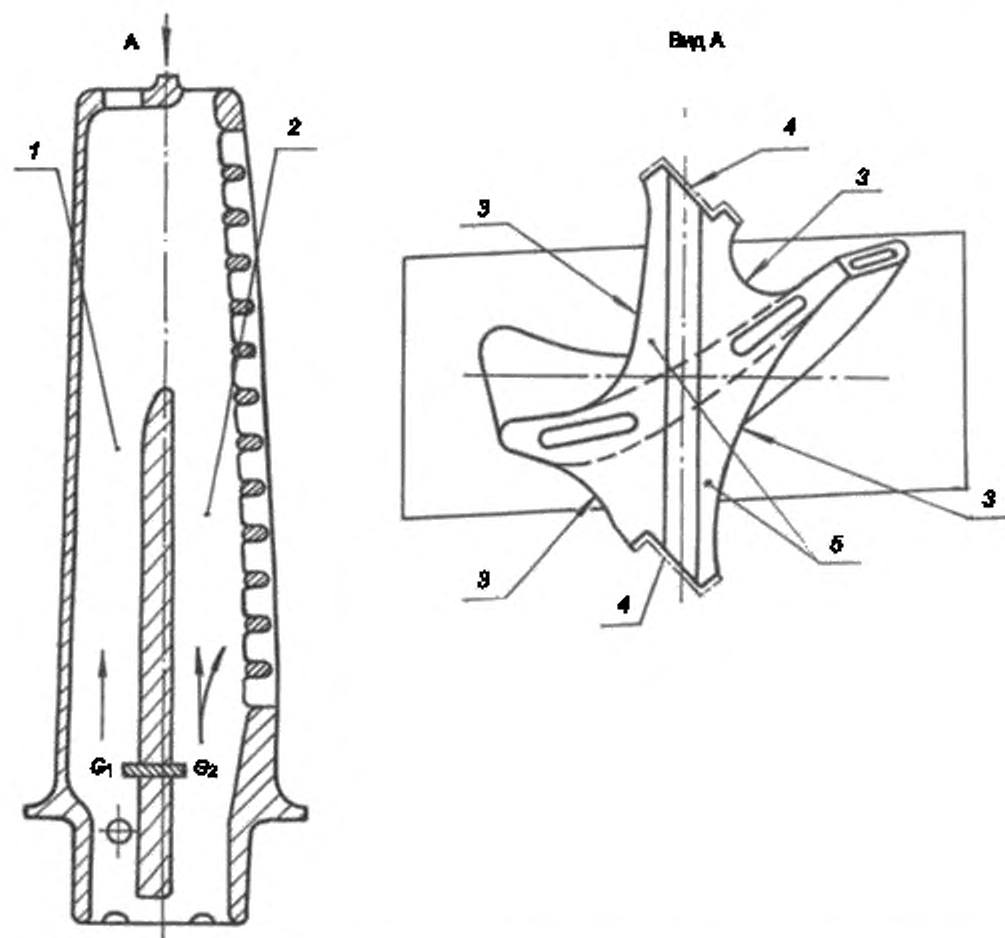
1 — каналы с конвективным охлаждением и радиальным течением охлаждающего воздуха; 2 — каналы с конвективным охлаждением и петлевым течением охлаждающего воздуха; 3 — ребра (интенсификаторы теплоотдачи);
 G_1, G_2 — поток охлаждающего воздуха

Рисунок Б.5 — Лопатка турбины с конвективным охлаждением



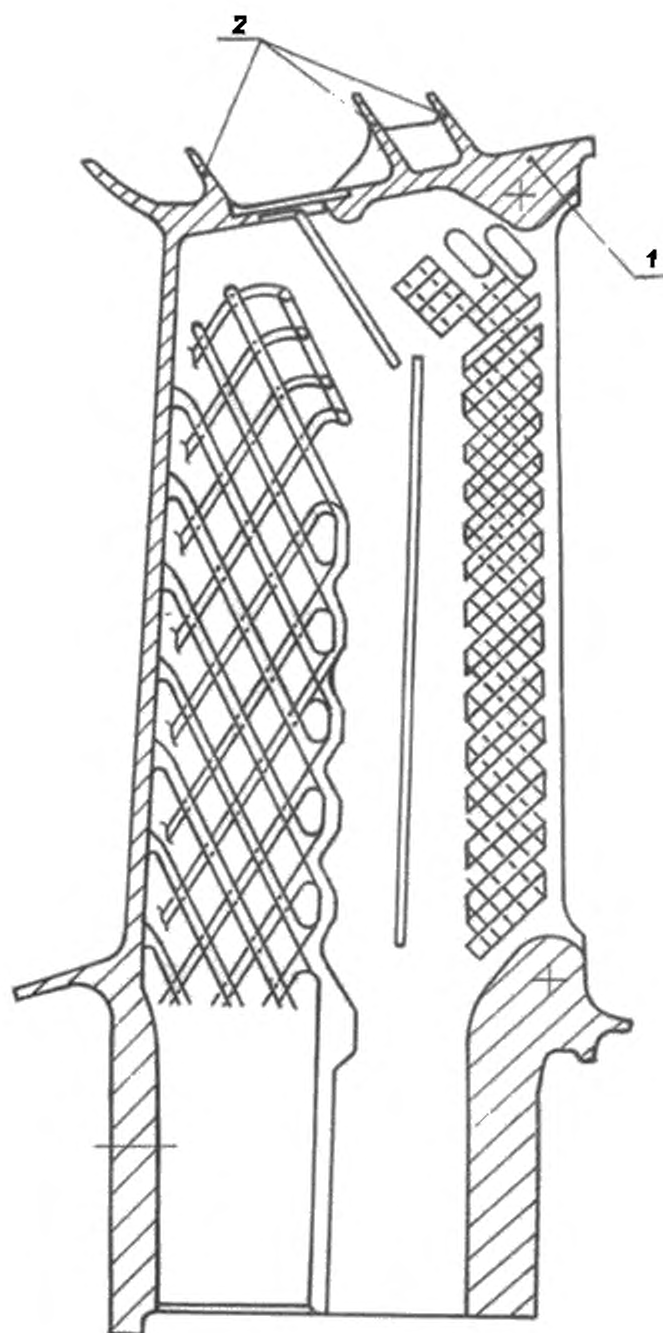
1 — отверстие для выхода охлаждающего воздуха на поверхность пера лопатки и организации пленочного охлаждения;
 2 — каналы с петлевым течением охлаждающего воздуха; 3 — ребра — интенсификаторы теплоотдачи,
 G_1, G_2 — поток охлаждающего воздуха

Рисунок Б.6 — Лопатка турбины с конвективно-пленочным охлаждением



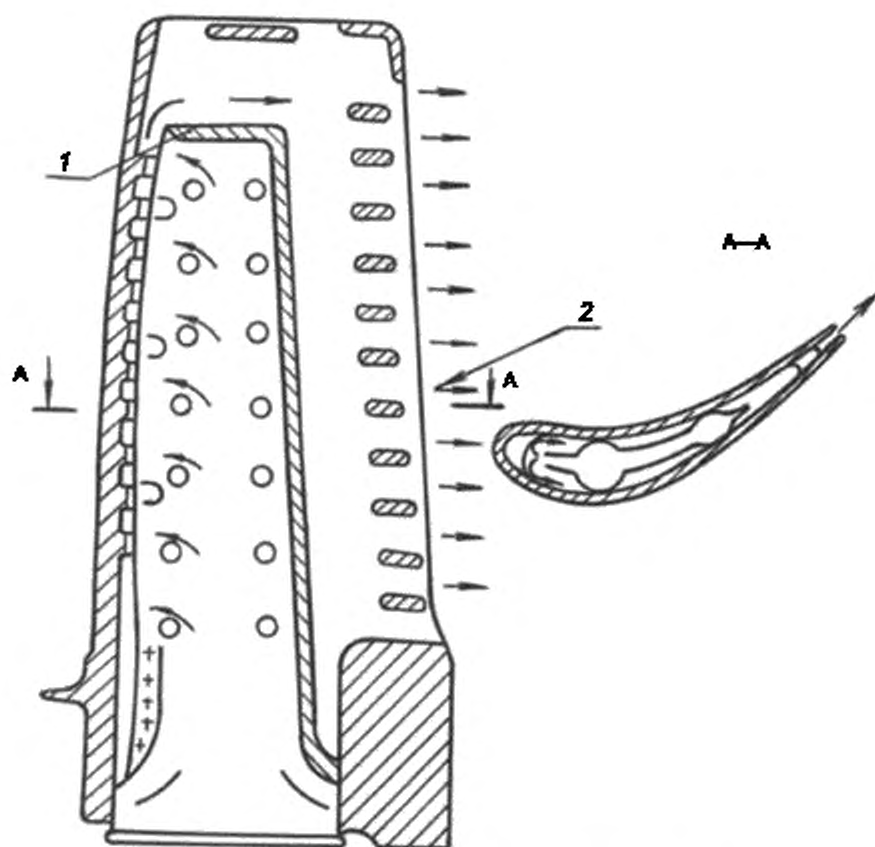
1 — канал с конвективным охлаждением и радиальным течением охлаждающего воздуха; 2 — канал с конвективным охлаждением и полупетлевым течением охлаждающего воздуха; 3 — торцевые поверхности полки; 4 — контактные поверхности полки; 5 — бандажная полка; G_1 , G_2 — поток охлаждающего воздуха

Рисунок Б.7 — Лопатка турбины с конвективным охлаждением



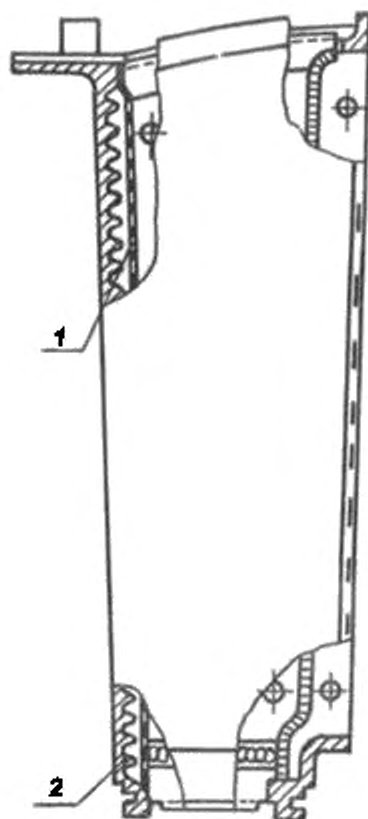
1 — бандажная полка; 2 — ребри бандажной полки

Рисунок Б.8 — Лопатка турбины с конвективным охлаждением (винтоканальная (матричная))



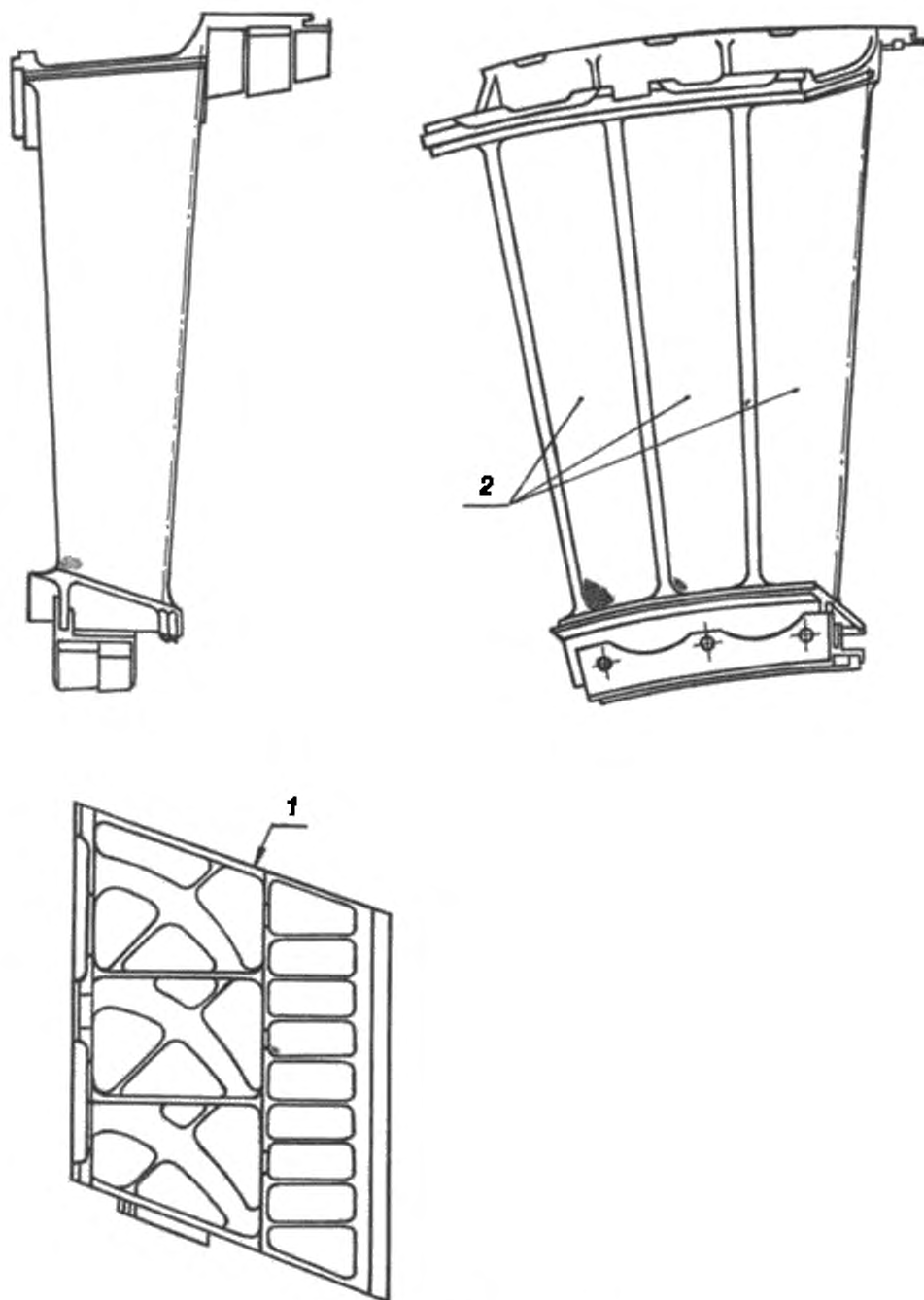
1 — дефлектор охлаждаемой рабочей лопатки; 2 — выход воздуха

Рисунок Б.9 — Дефлекторная рабочая лопатка



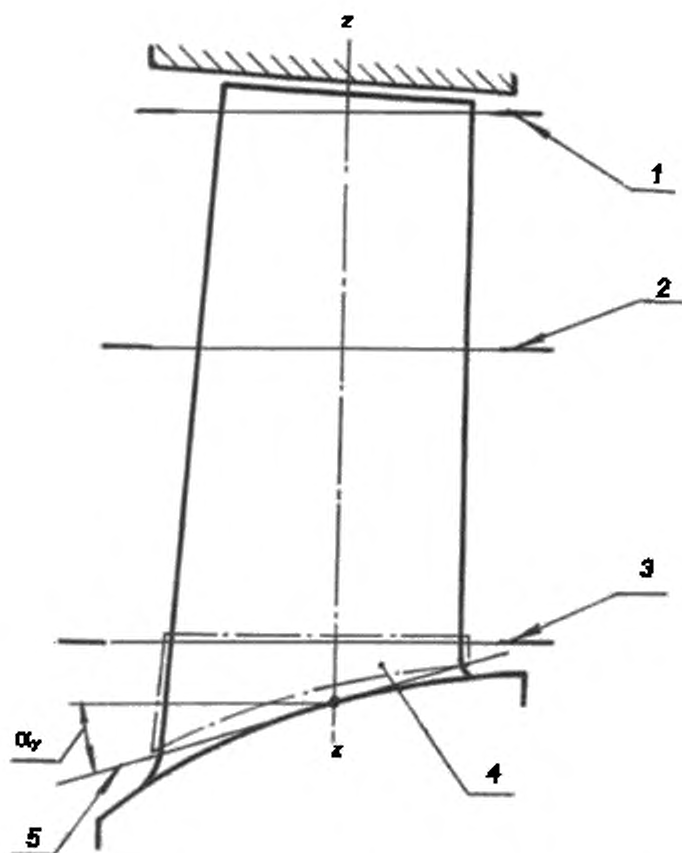
1 — дефлектор охлаждаемой сопловой лопатки турбины; 2 — полая сопловая лопатка турбины

Рисунок Б.10 — Дефлекторная сопловая лопатка турбины



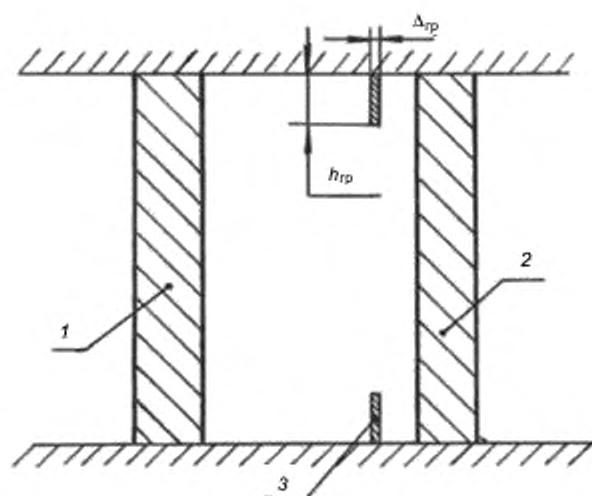
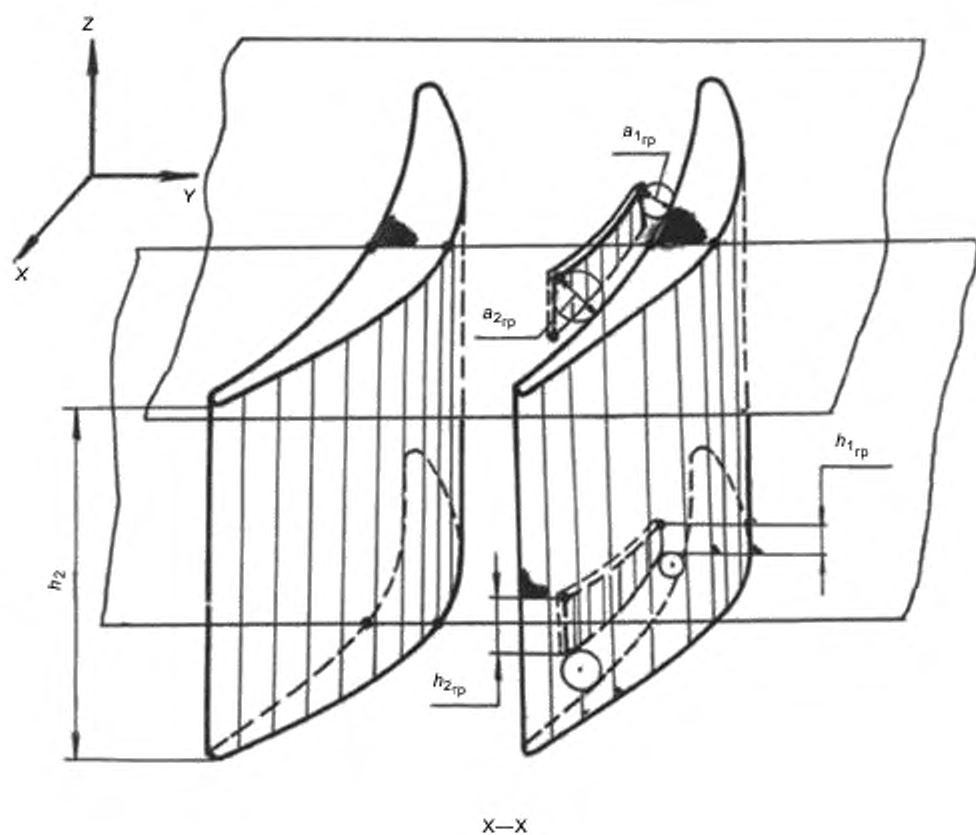
1 — полка блока; 2 — лопатки блока

Рисунок Б.11 — Блок лопаток



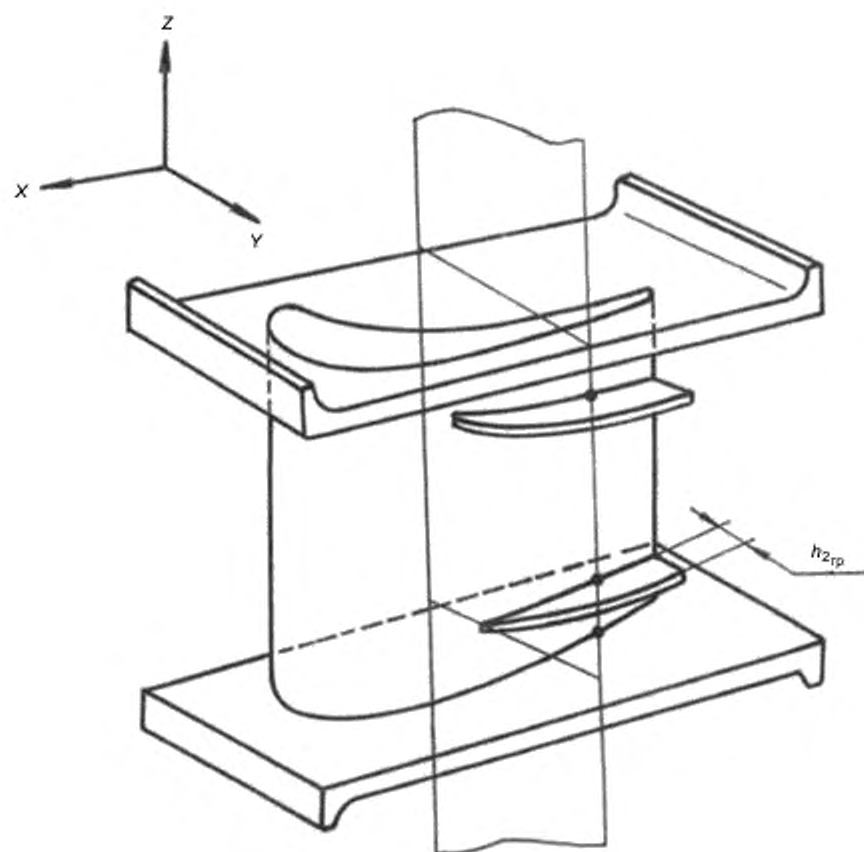
1 — периферийное сечение; 2 — среднее сечение; 3 — корневое сечение; 4 — косой участок; 5 — касательная к трактовой поверхности лопади в точке ее пересечения с осью лопади

Рисунок Б.12 — Сечения пера лопади

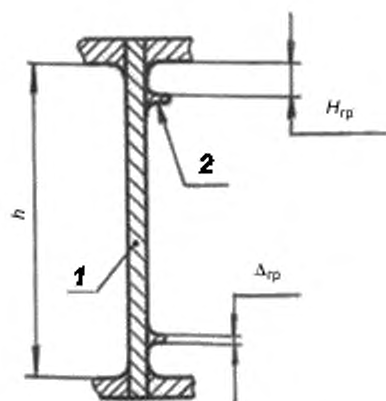


1, 2 — лопатки решетки; 3 — аэродинамический гребень

Рисунок Б.13 — Аэродинамический гребень, установленный на торцевой стенке межлопаточного канала решетки лопаток



X—X



1 — лопатка; 2 — аэродинамический гребень

Рисунок Б.14 — Аэродинамический гребень на спинке пера лопатки

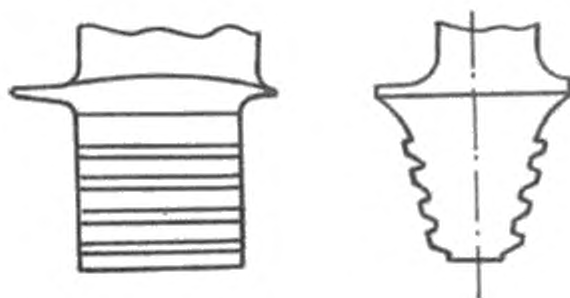


Рисунок Б.15 — Елочный элемент соединения лопатки

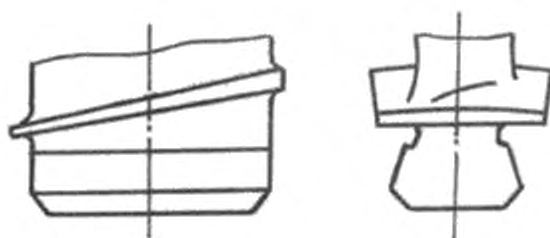


Рисунок Б.16 — Элемент соединения лопатки «ласточкин хвост»

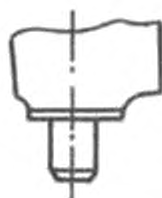


Рисунок Б.17 — Элемент соединения лопатки цапфа

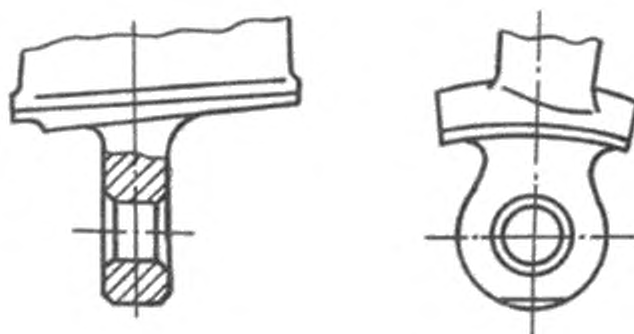


Рисунок Б.18 — Элемент соединения лопатки проушина

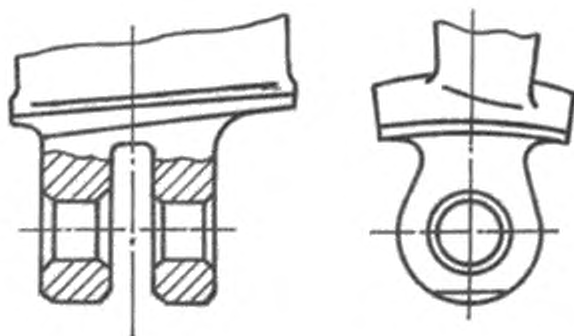
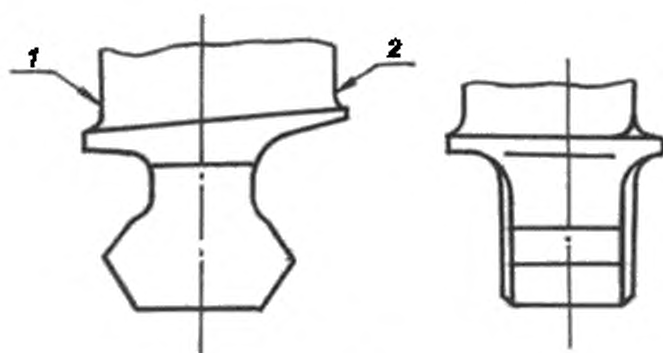


Рисунок Б.19 — Вильчатый элемент соединения лопатки



1 — входная кромка пера; 2 — выходная кромка пера

Рисунок Б.20 — Кольцевой элемент соединения лопатки

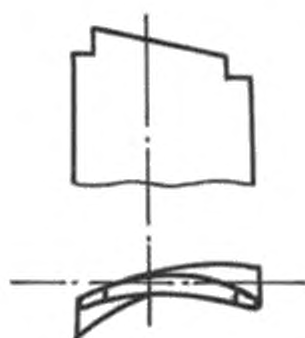


Рисунок Б.21 — Профильный элемент соединения лопатки

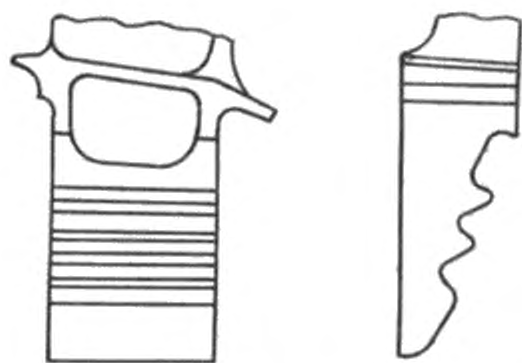


Рисунок Б.22 — Односторонний елочный элемент соединения лопатки

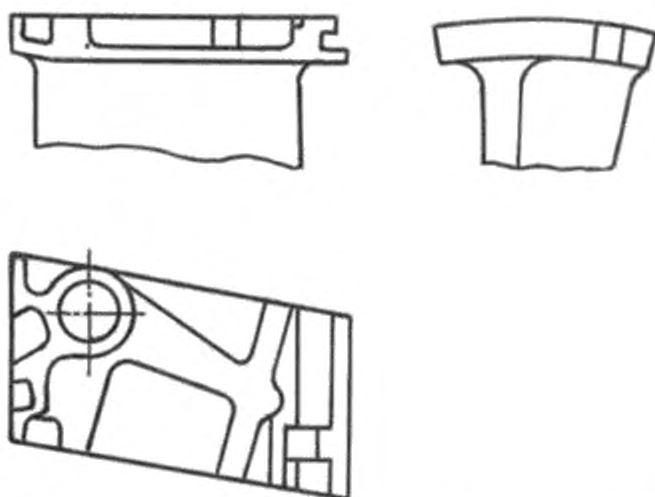
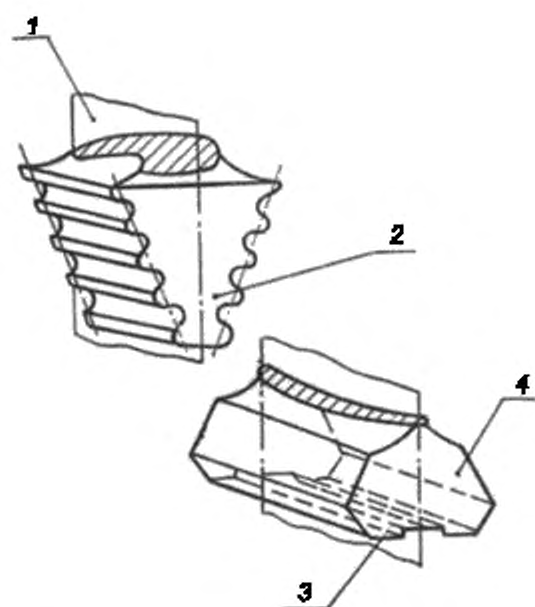
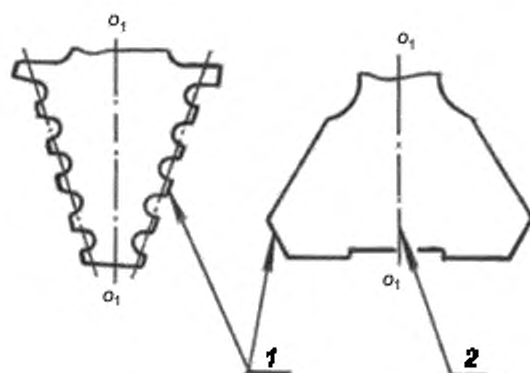


Рисунок Б.23 — Элемент соединения полка сопловой (направляющей, спрямляющей) лопатки турбины/компрессора



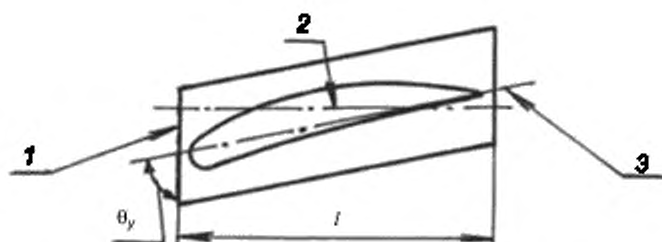
1 — плоскость симметрии; 2 — входной торец; 3 — основание хвостовика; 4 — выходной торец

Рисунок Б.24 — Составные части элементов соединения лопатки



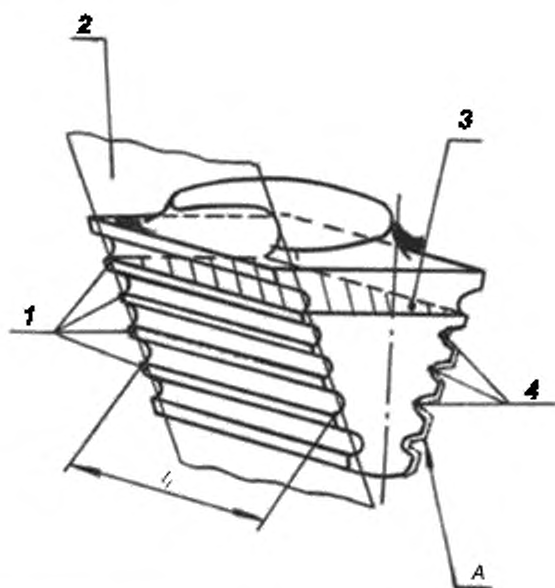
1 — профиль элемента соединения; 2 — ось симметрии профиля элемента соединения O_1 — O_1

Рисунок Б.25 — Профили элементов соединения лопатки



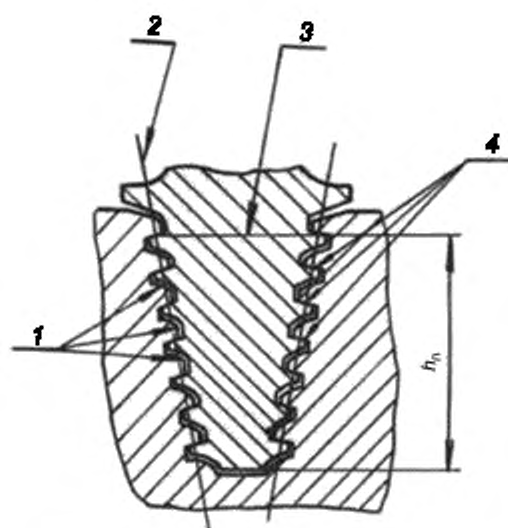
1 — плоскость вращения ротора; 2 — ось вращения ротора; 3 — плоскость симметрии хвостовика

Рисунок Б.26 — Геометрические характеристики элемента соединения лопатки



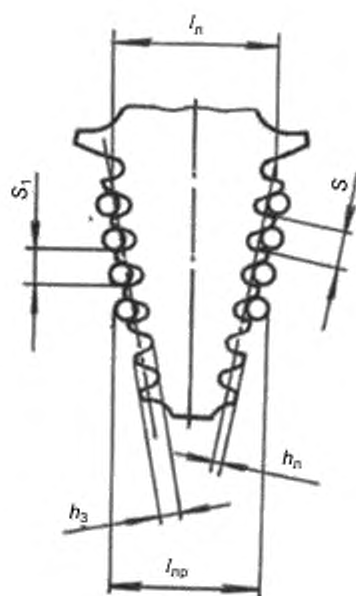
1 — зуб гребенки; 2 — средняя плоскость гребенок; 3 — базовая плоскость; 4 — впадина гребенки; А — поверхность гребенки

Рисунок Б.27 — Елочный элемент соединения лопатки

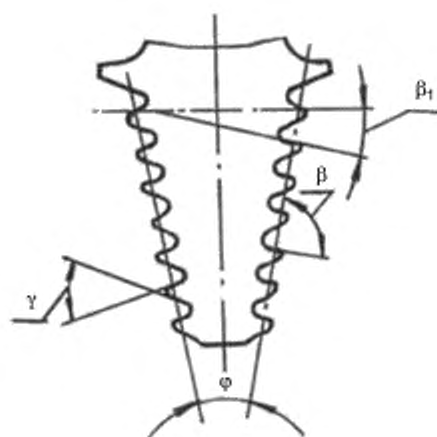


f — нерабочие поверхности зуба гребенки; 2 — средняя линия профиля гребенки; 3 — базовая линия гребенки;
4 — рабочие поверхности зуба гребенки

Рисунок Б.28 — Елочный элемент соединения лопатки в рабочем положении



а



б

Рисунок Б.29 — Геометрические характеристики влочного элемента соединения

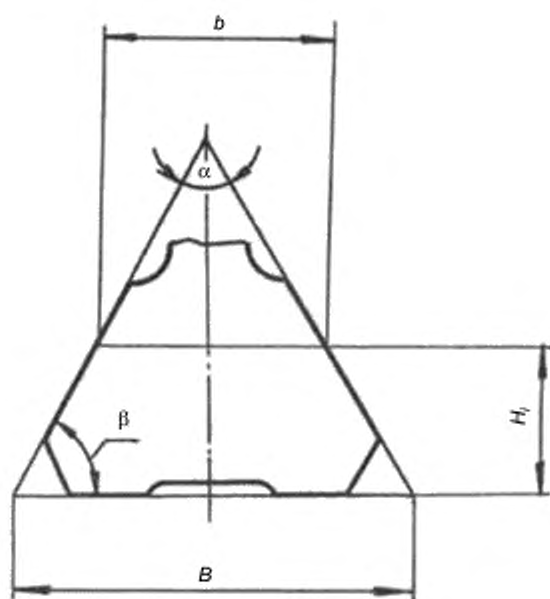
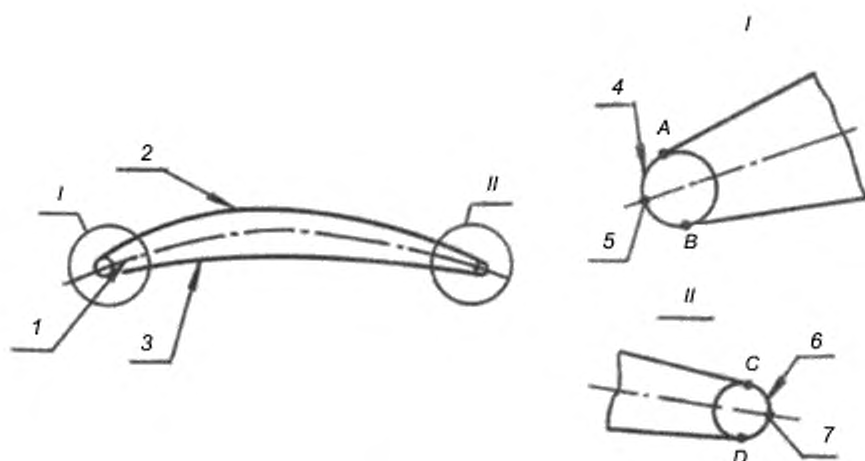
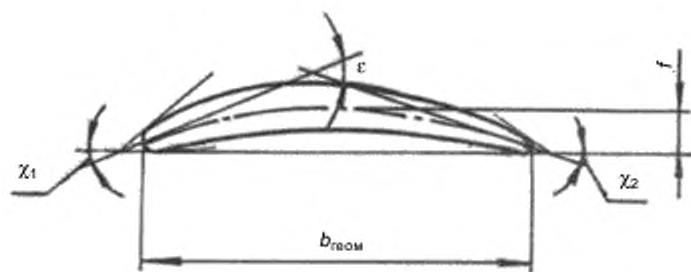


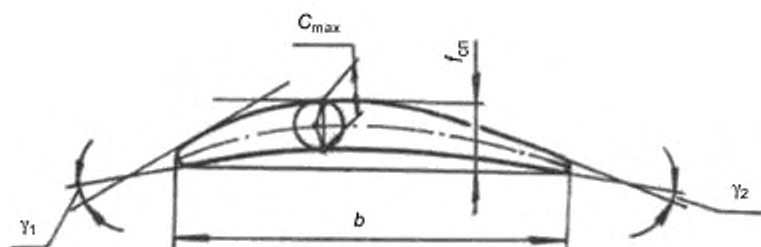
Рисунок Б.30 — Геометрические параметры элемента соединения «ласточкин хвост»



а



б



в

1 — средняя линия; 2 — спинка профиля; 3 — корыто профиля; 4 — входная кромка; 5 — лобовая точка; 6 — выходная кромка;
7 — точка схода; A, B, C, D — граничные точки

Рисунок Б.31 — Профиль пера лопатки

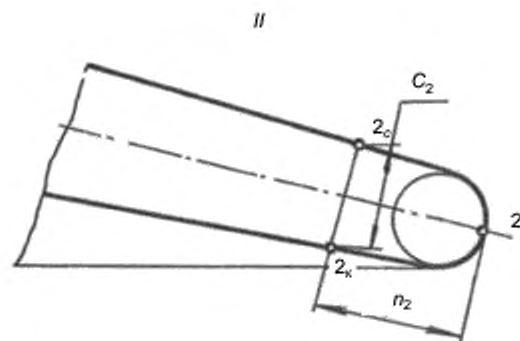
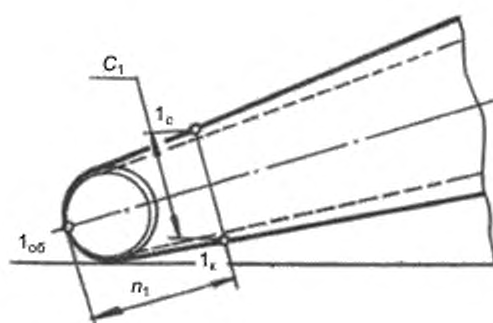
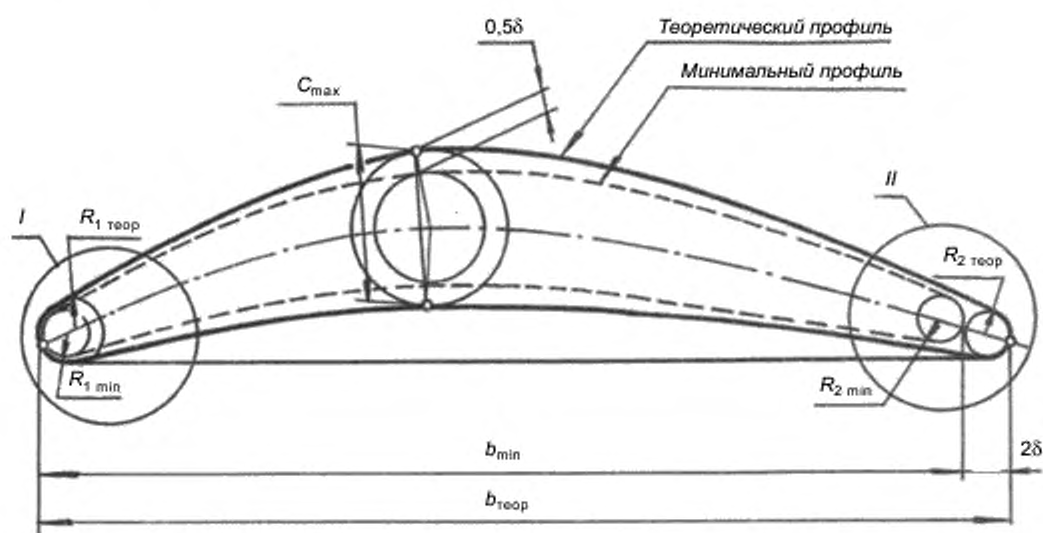


Рисунок Б.32 — Рабочая лопатка компрессора (турбины)

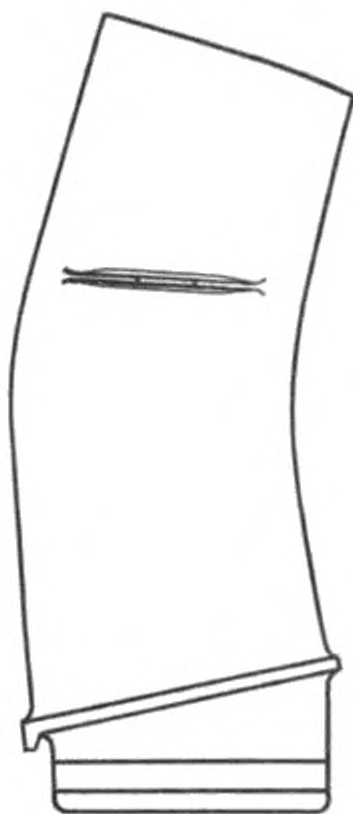
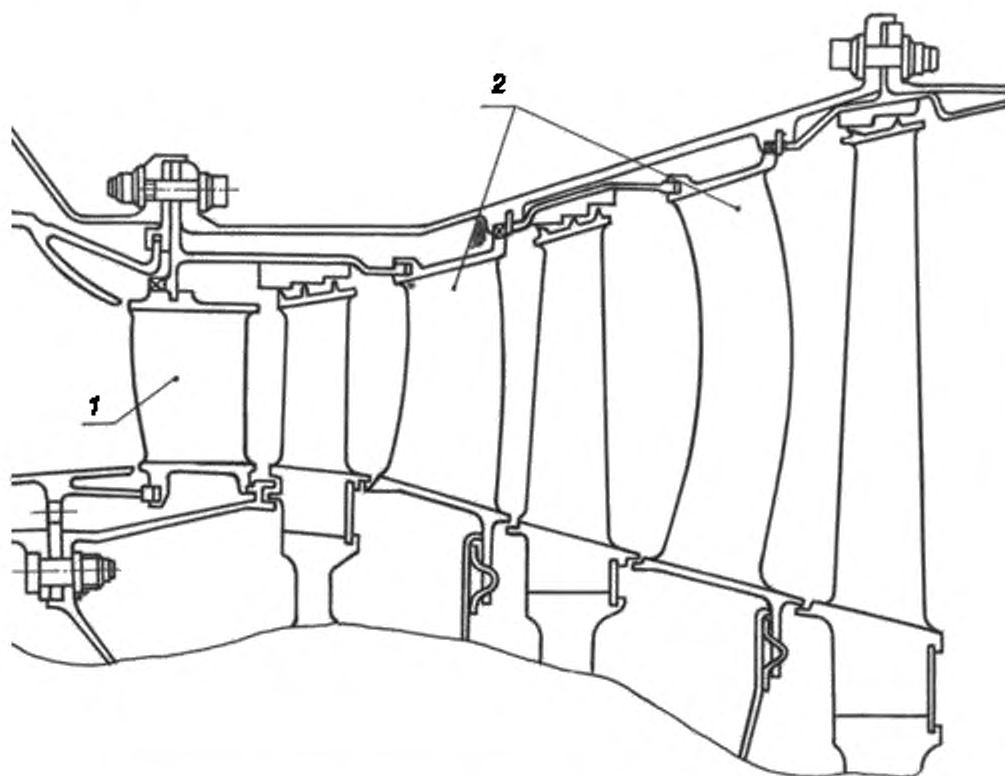


Рисунок Б.33 — Саблевидное перо рабочей лопатки компрессора



1 — бочкообразное перо сопловой лопатки турбины; 2 — саблевидное перо сопловой лопатки турбины

Рисунок Б.34 — Бочкообразное перо и саблевидное перо сопловых лопаток турбины

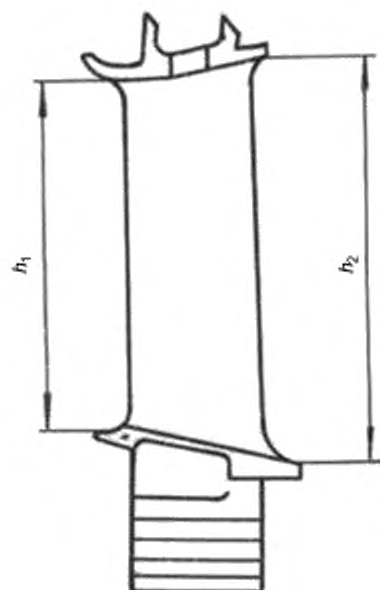
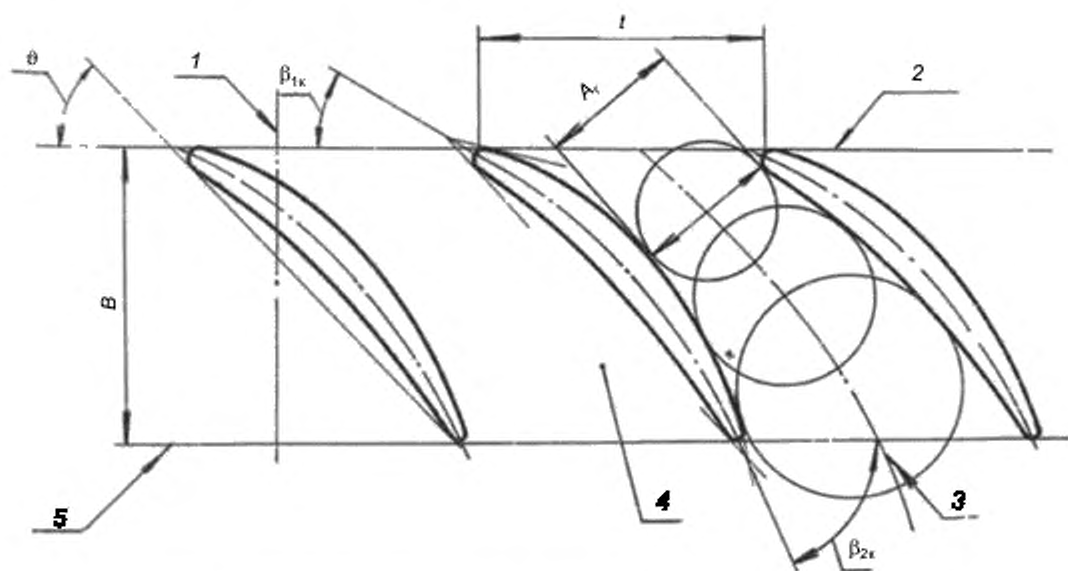


Рисунок Б.35 — Высота тракта по входной (выходной) кромке пера рабочей лопатки турбины



1 — ось двигателя; 2 — фронтальная линия; 3 — средняя линия межлопаточного канала; 4 — межлопаточный канал; 5 — линия схода решетки

Рисунок Б.36 — Решетка профилей пера рабочих лопаток компрессора

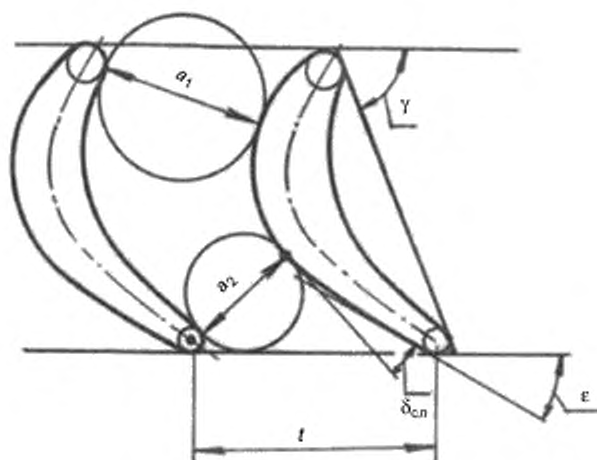


Рисунок Б.37 — Решетка профилей пера рабочих лопаток турбины

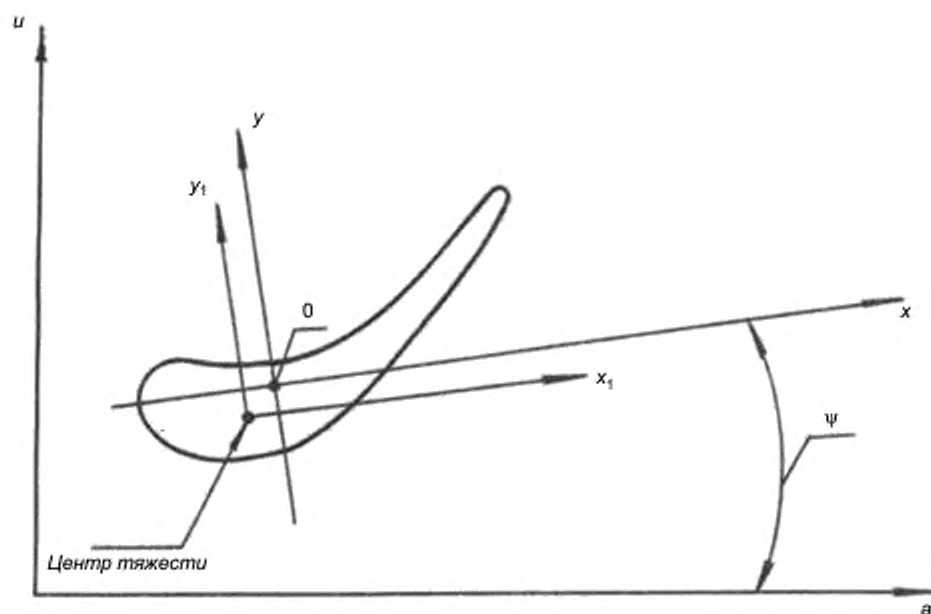


Рисунок Б.38 — Основная, чертежная и центральная системы координат

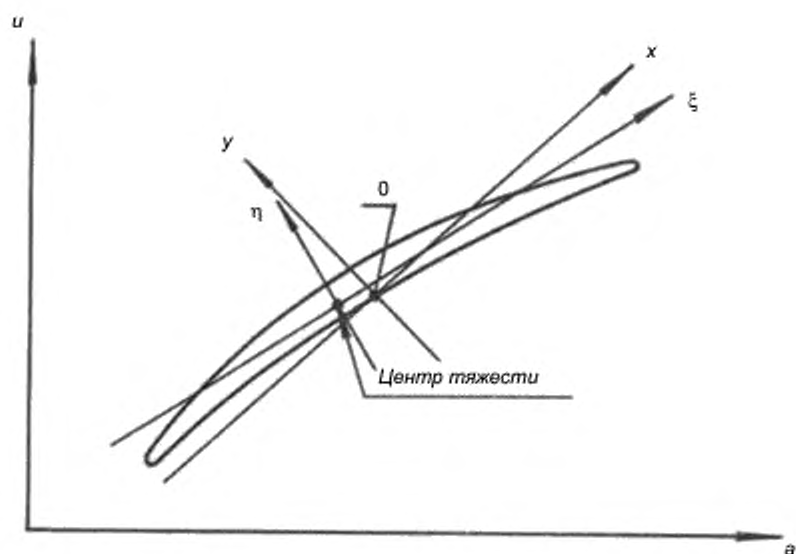


Рисунок Б.39 — Основная, чертазная и главная системы координат

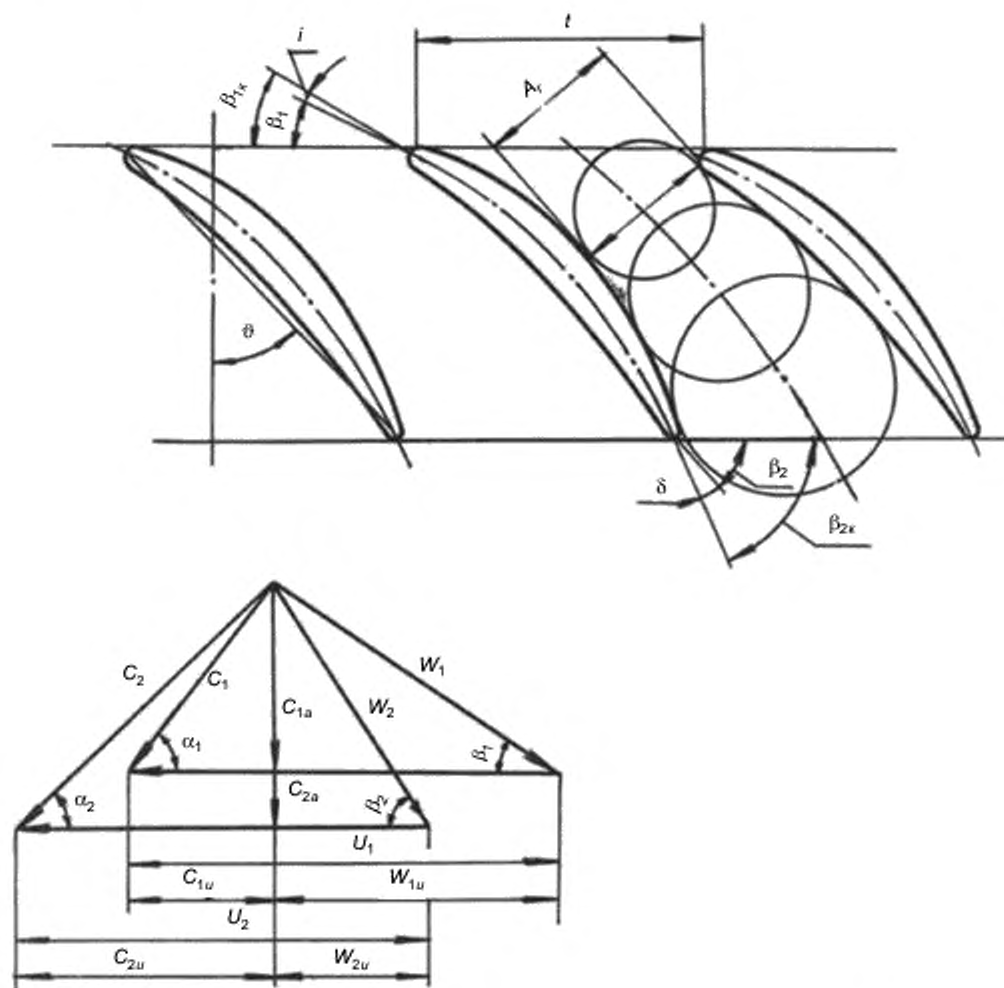


Рисунок Б.40 — Основные газодинамические параметры потока для решетки профилей рабочих лопаток компрессора и треугольник скоростей

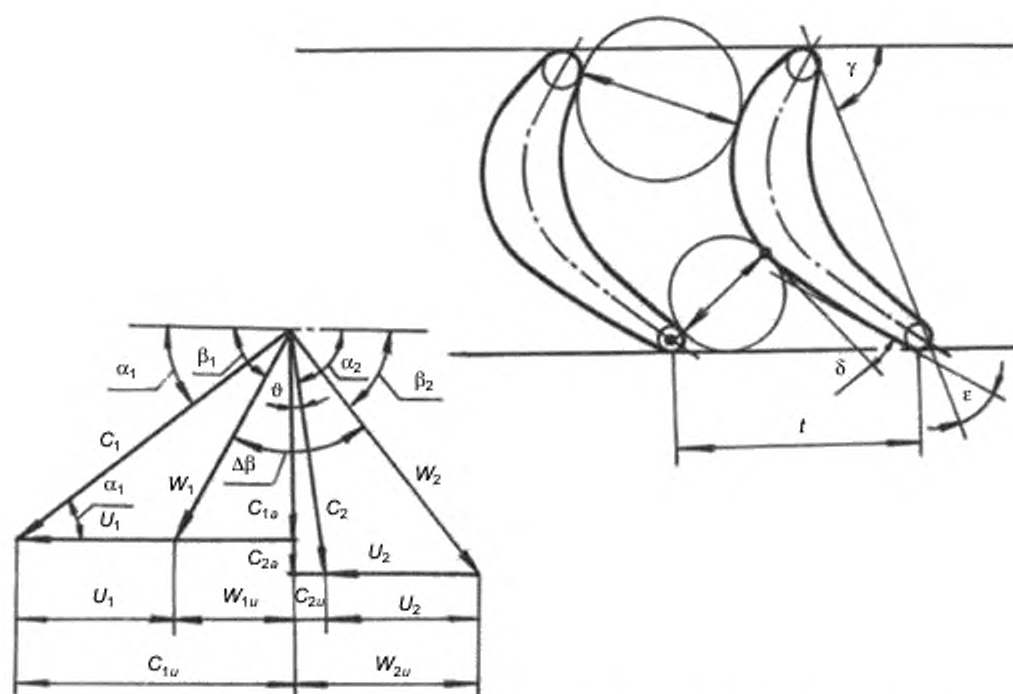


Рисунок Б.41 — Основные газодинамические параметры потока для решетки профилей рабочих лопаток турбины и треугольник скоростей

Ключевые слова: термины, определения, лопатка, компрессор, турбина, профиль, перо, решетка

БЗ 11—2020

Редактор *Л.В. Коретникова*
Технические редакторы *В.Н. Прусакова, И.Е. Черепкова*
Корректор *Е.Р. Ароян*
Компьютерная верстка *Ю.В. Поповой*

Сдано в набор 02.10.2020. Подписано в печать 08.10.2020. Формат 60 × 84^{1/8}. Гарнитура Ариал.
Усл. печ. л. 6,51. Уч.-изд. л. 5,92.

Подготовлено на основе электронной версии, предоставленной разработчиком стандарта

ИД «Юриспруденция», 115419, Москва, ул. Орджоникидзе, 11.
www.jurisizdat.ru y-book@mail.ru

Создано в единичном исполнении во ФГУП «СТАНДАРТИНФОРМ»
для комплектования Федерального информационного фонда стандартов,
117418 Москва, Нахимовский пр-т, д. 31, к. 2.
www.gostinfo.ru info@gostinfo.ru