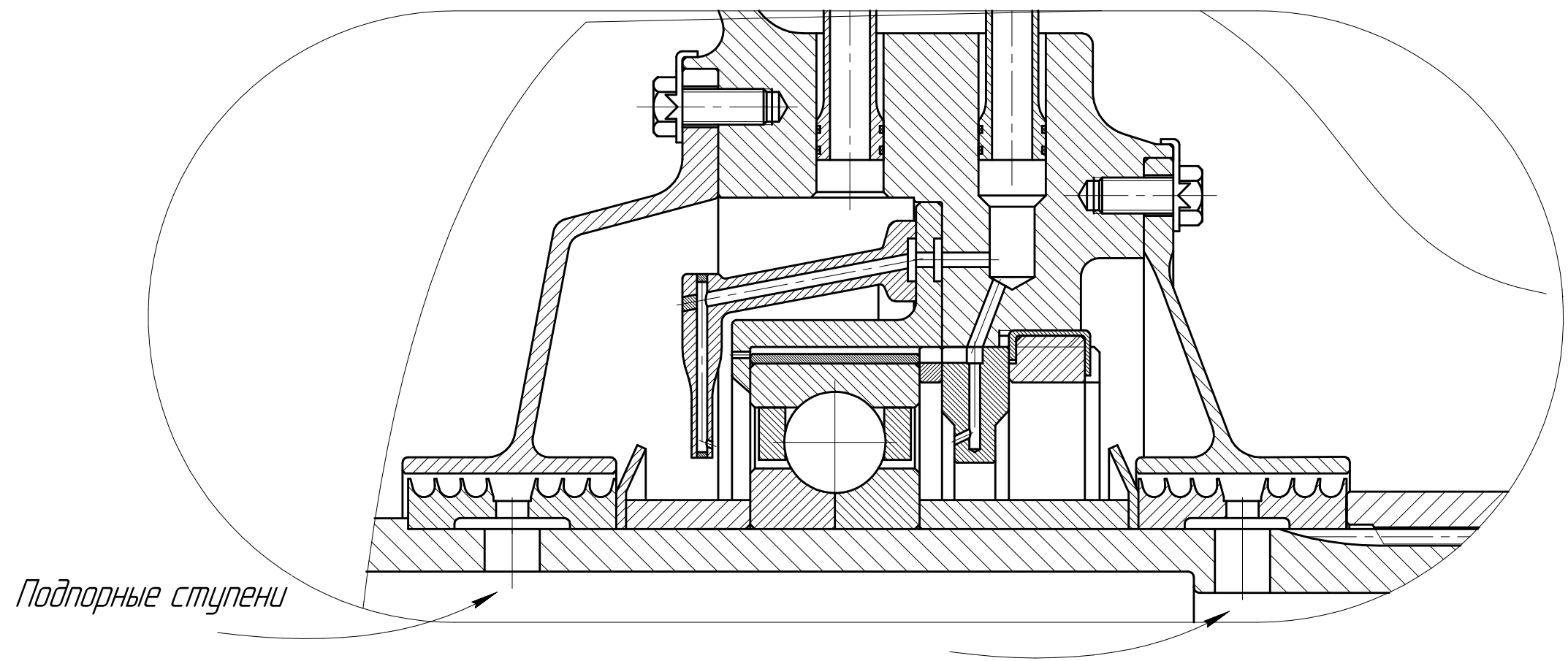
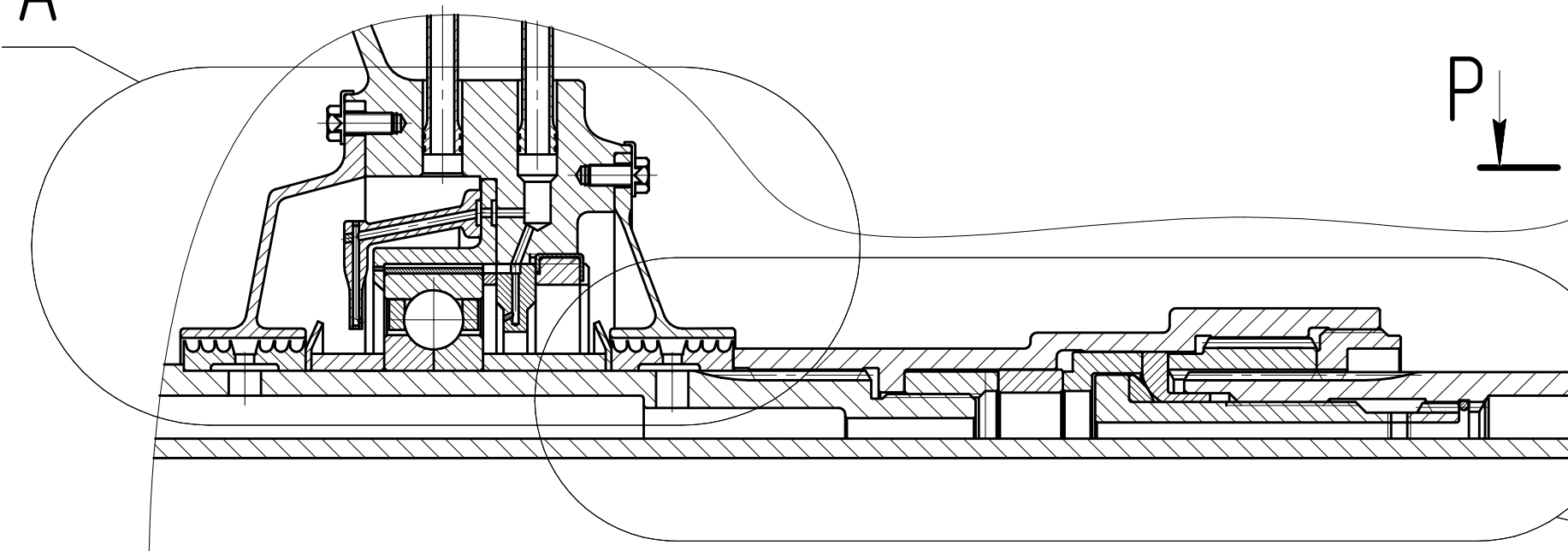


A(1:1)



A



8 ступень КВД

P

Г

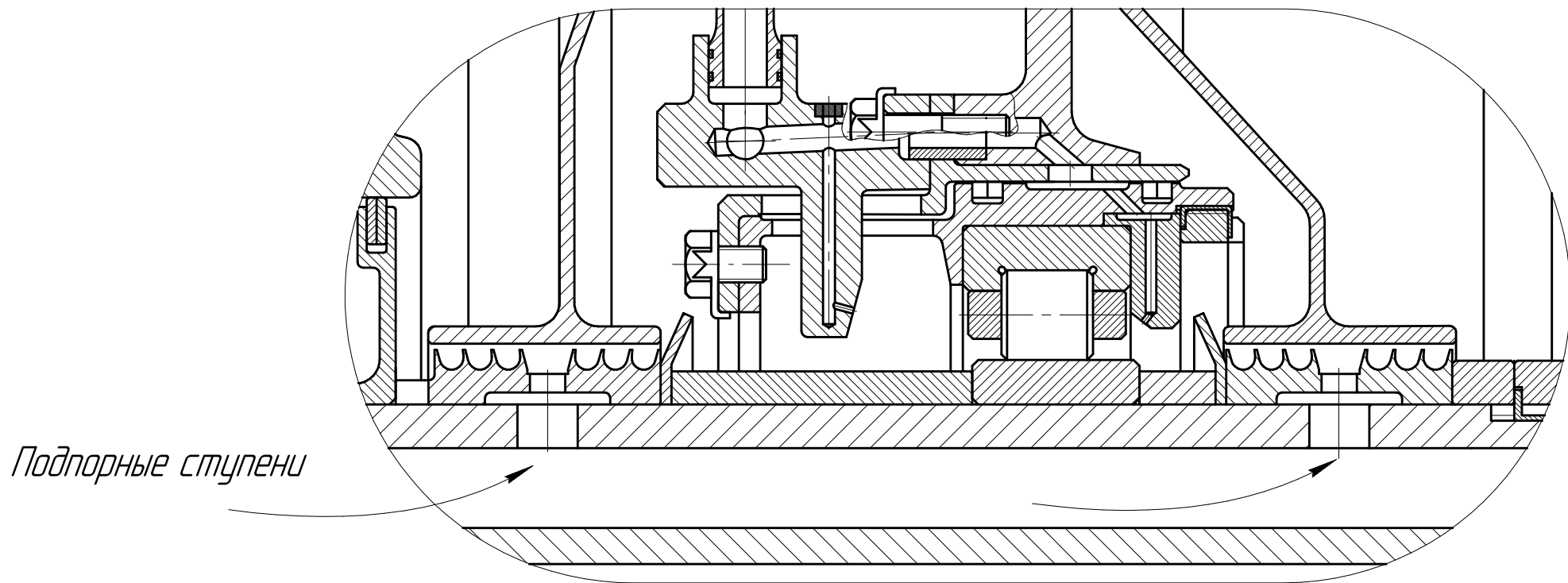
B

H

E

Б

Б(1:1)



Подпарные ступени

8 ступень КВД

Подпарные ступени

И

13 ступень КВД

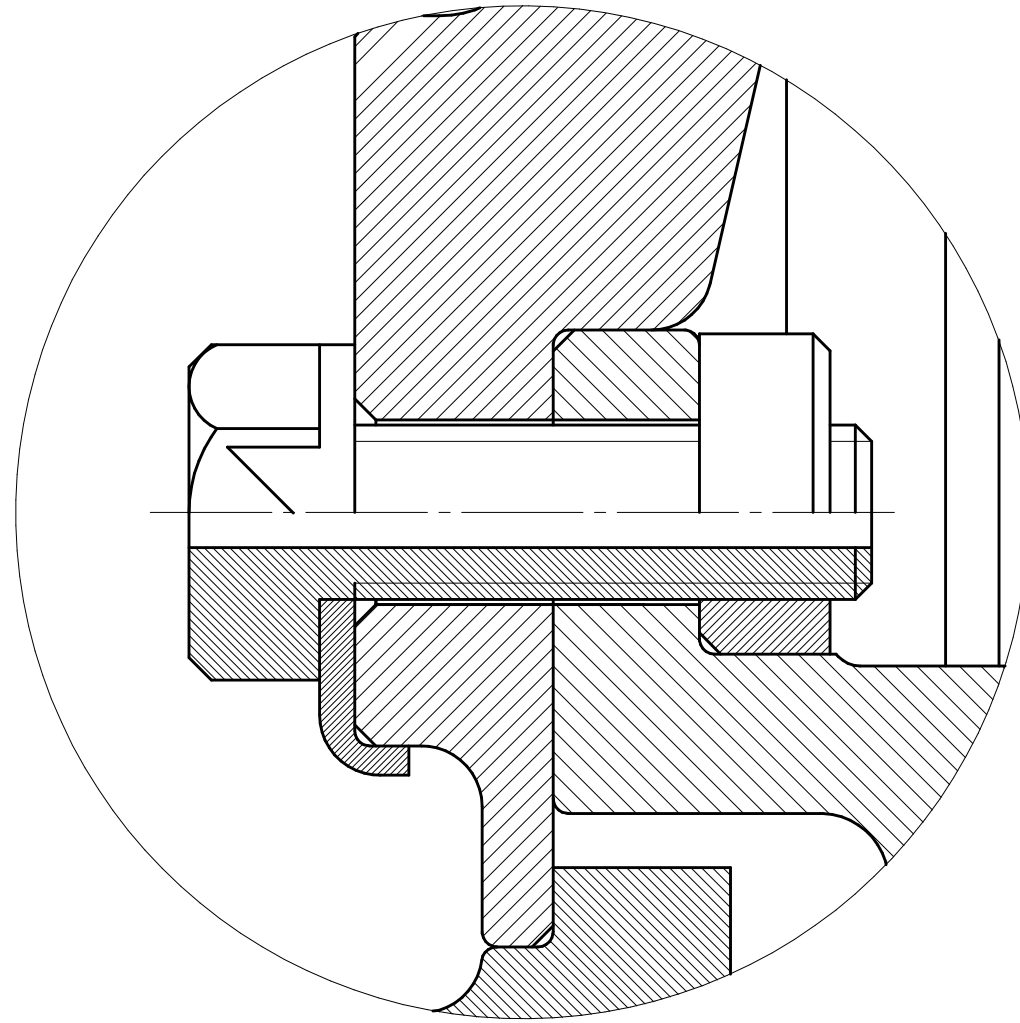
Л

М

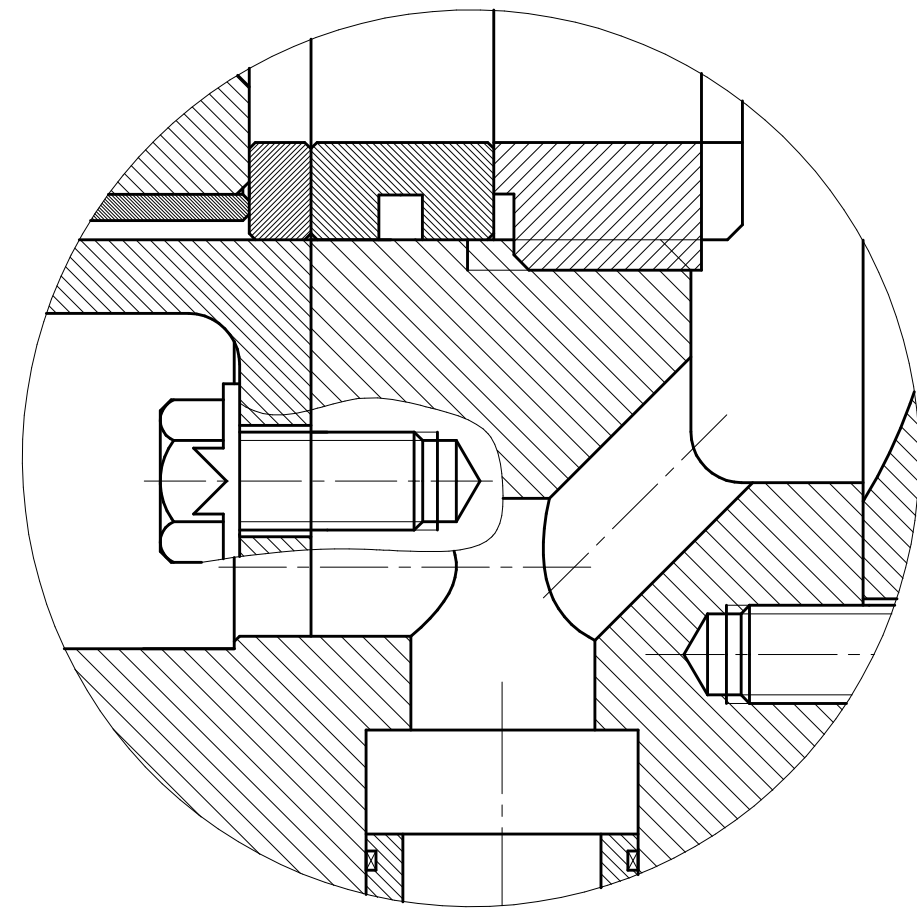
К

К

Г(4:1)



Д(2:1)



Технические характеристики

- 1) Рабочее тело: продукты сгорания природного газа
- 2) Расход на входе в турбину: $G_2 = 73,03 \frac{кг}{с}$
- 3) Расход газа на выходе из турбины: $G_m = 80,12 \frac{кг}{с}$
- 4) Степень расширения: $\pi_m = 4,57$
- 5) Частота вращения ротора: $n = 11600 \frac{об}{мин}$
- 6) КПД турбины по параметрам торможения: $\eta_m^* = 89,37 \%$
- 7) Температурный перепад турбины: $N_m = 603,4 \frac{кДж}{кг}$
- 8) Мощность турбины: $N_m = 38,99 \text{ МВт}$

*Теплоизоляция не показана.

					Курсовой проект. Тепловая защита элементов авиационных двигателей и энергетических установок			
Изм./Лист	№ докум.	Подп.	Дата	ТВД		Лист	Масса	Масштаб
Разраб.	Сыромятников А. А.							1:2
Проб.	Навильский Б. Б.							
Т.контр.						Лист 1	Листов 2	
Н.контр.						МГТУ им. Н. Э. Баумана		
Утв.						группа 33-112		

Копировал

жорданські лінії позначені п'ятикутними хвилястими
розривними лініями: вертикаль, шпалери, горизонталь

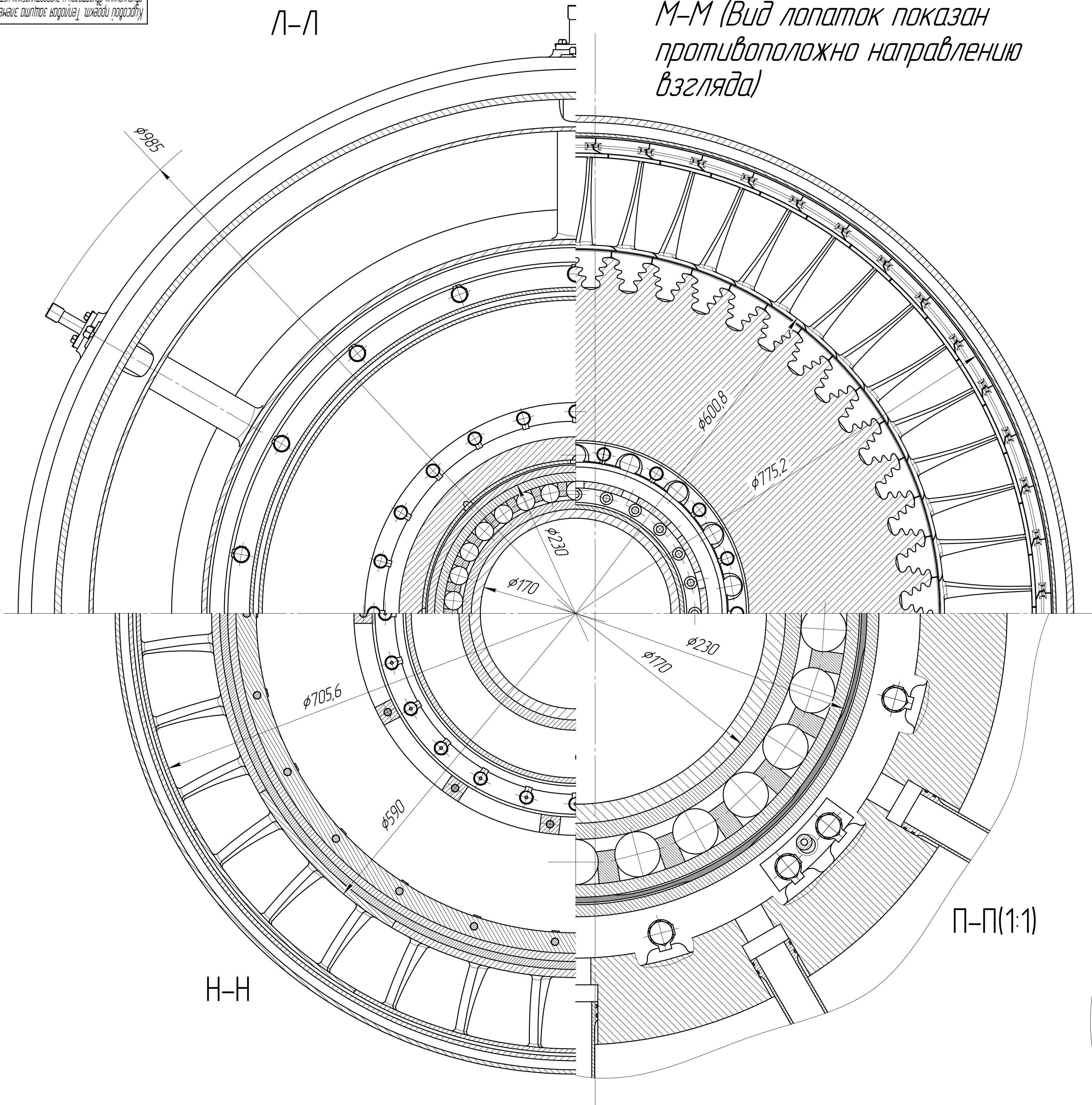
Л-Л

М-М (Вид лопаток показан
противоположно направлению
взгляда)

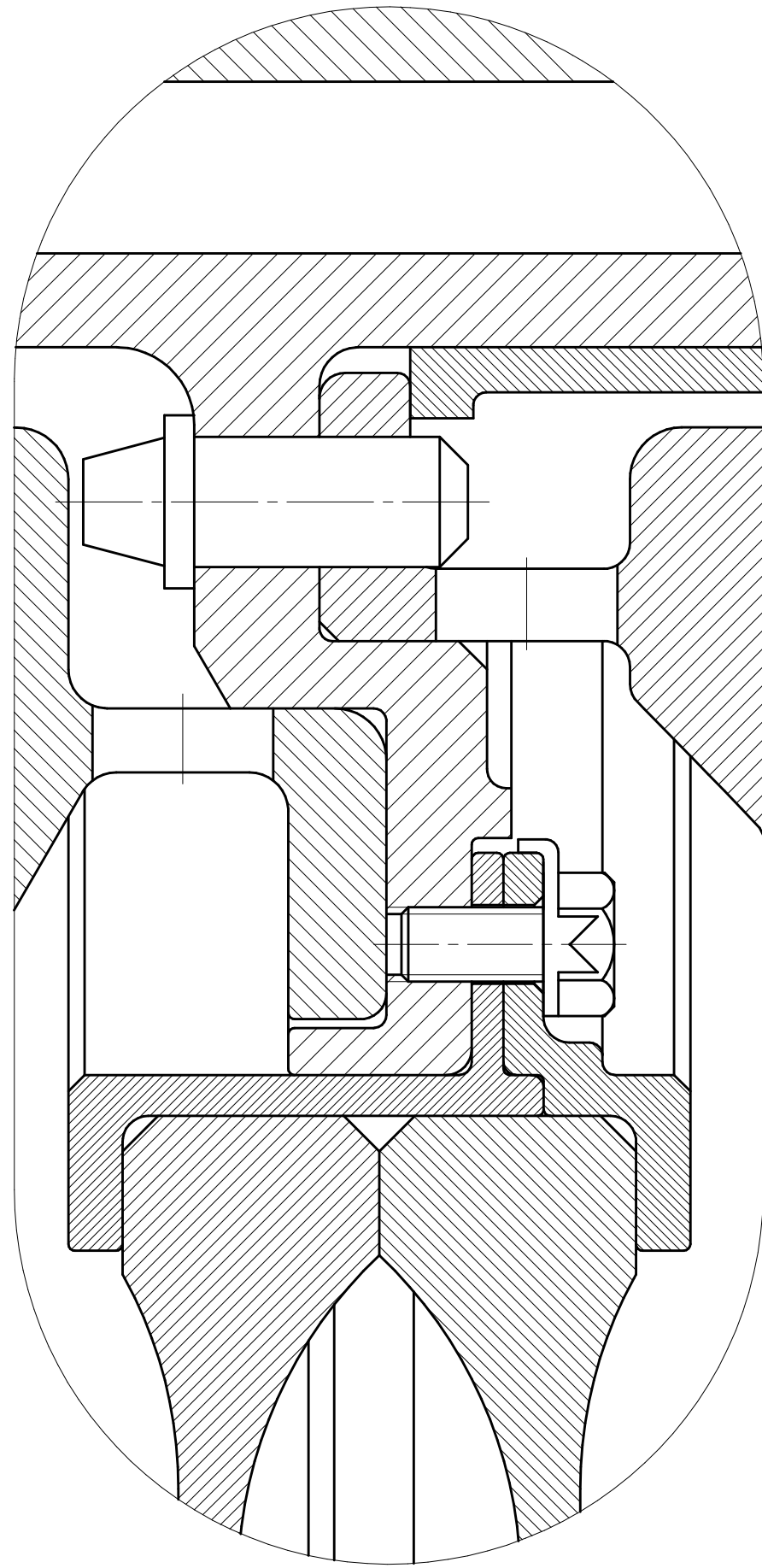
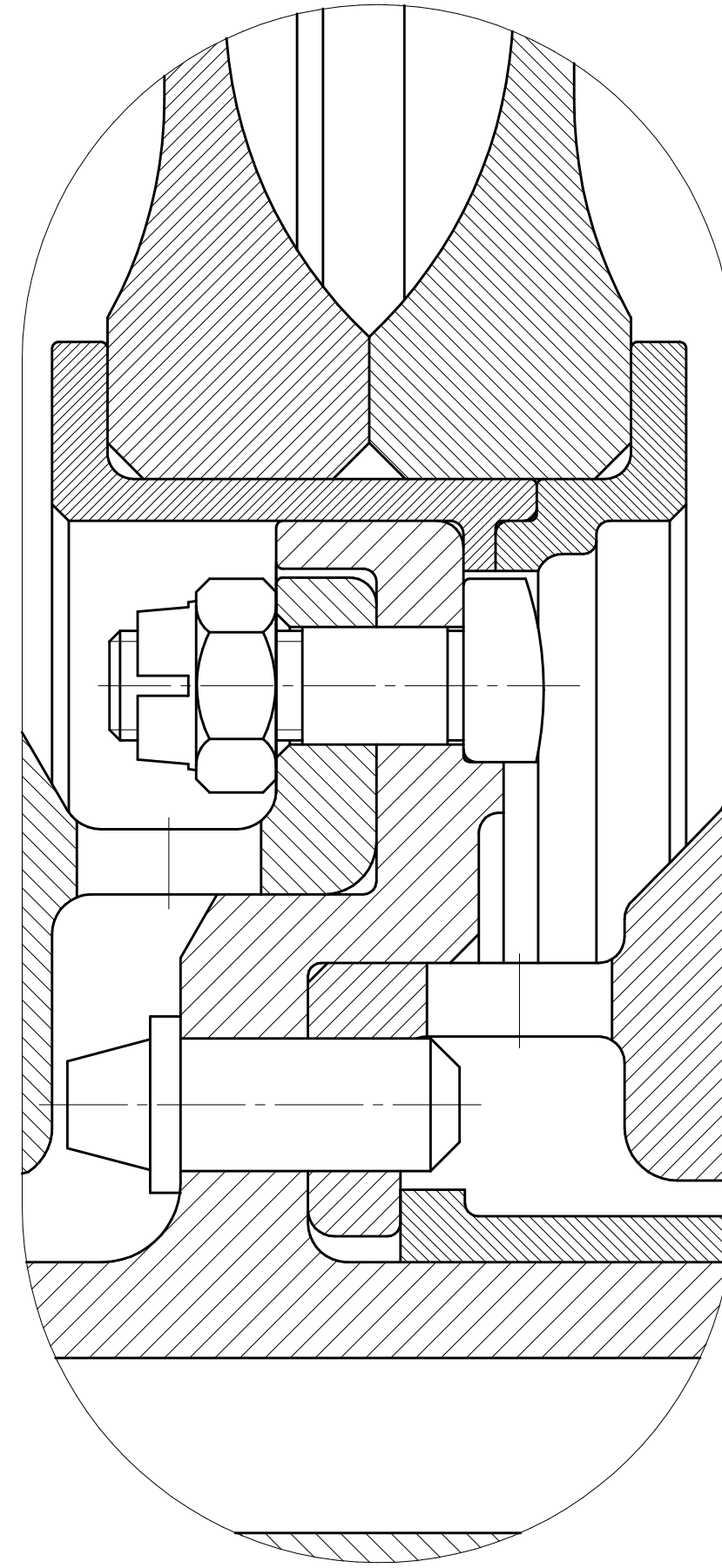
Р-Р(10:1)

Е(2:1)

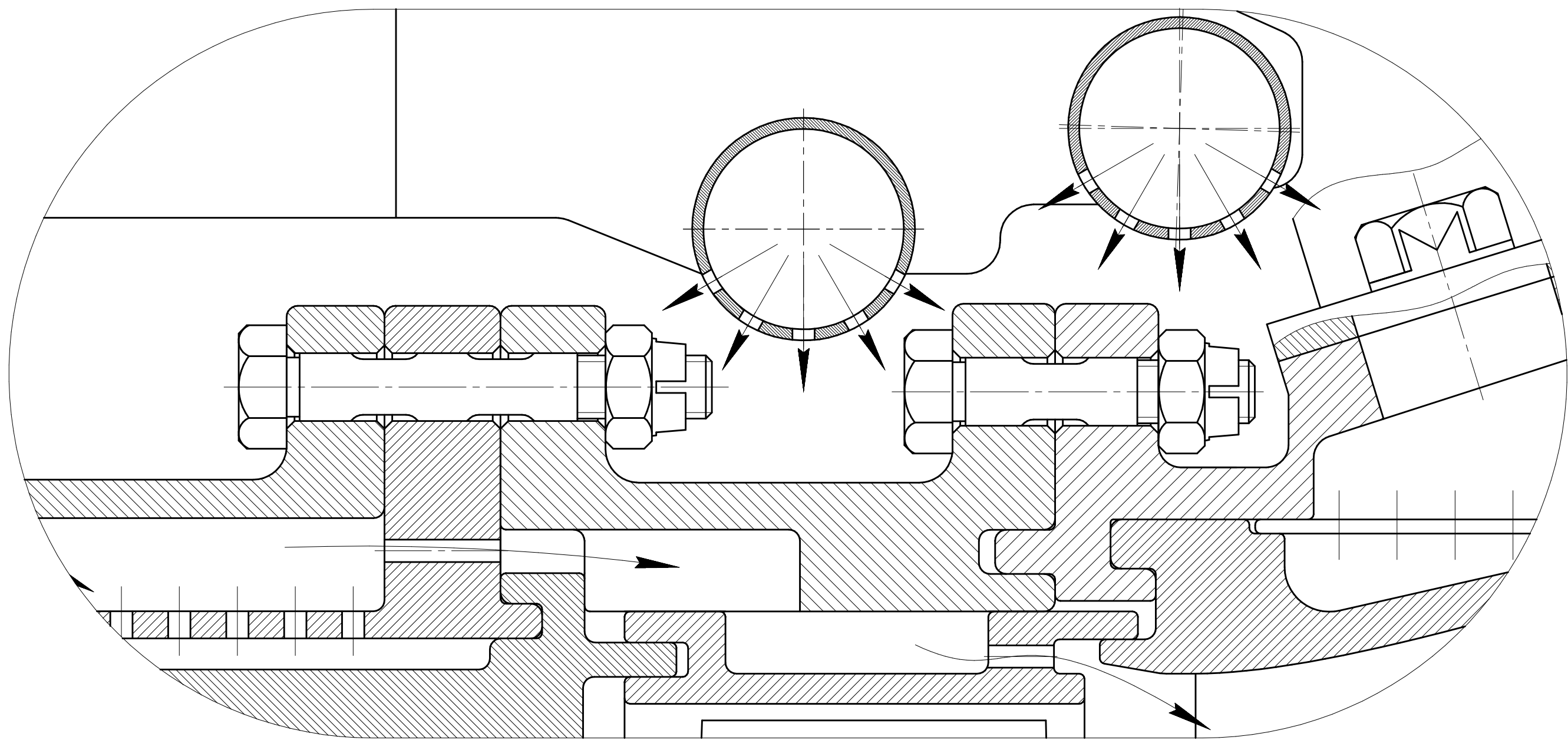
Ж(2:1)



С-С(10:1)



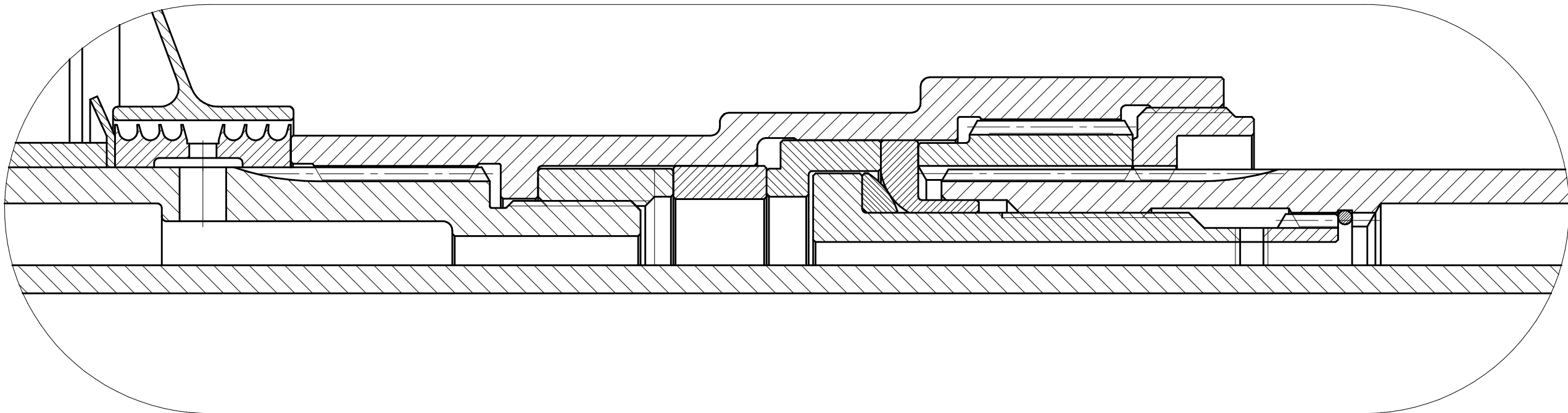
И(2,5:1)



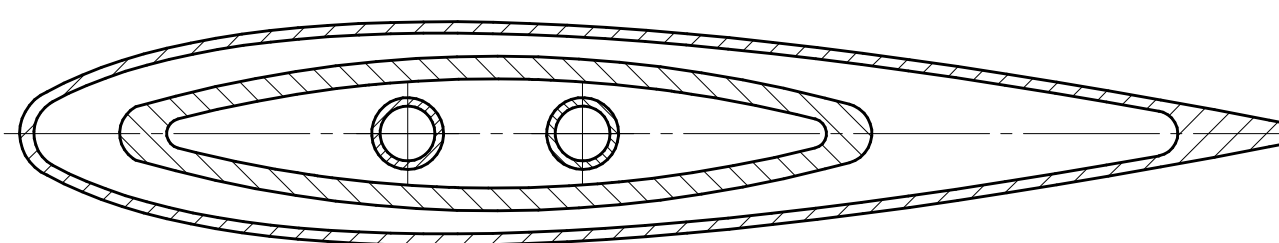
П-П(1:1)

Н-Н

В(1:1)



К-К(1:1)



Курсовой проект. Тепловая защита элементов авиационных двигателей и энергетических установок				ТВД		
Изм.	Лист	№ докум.	Подп.	Дата	Лист	Масса
Разраб.	Сиротский А. А.				2	12
Проб.	Набицкий Б. Б.					
Т.контр.						
Н.контр.						
Утв.						
				МГТУ им. Н. Э. Баумана группа 33-112		
				Формат А1		