

Группа Д10

OCT 1 02703-90

На 24 страницах

Дата введения 01.07.91

Стандарт не распространяется на динамически подобные, упругоподобные модели, на модели несущих винтов и на модели воздухозаборников и сопел.

Перепечатка воспрещена

11. Все записи в паспорте должны производиться чернилами или пастой, отчетливо и аккуратно.

Иив. № дублнката	
Иив. № подлинника	5999

Обязательное

МОДЕЛЬ	наименование исходного варианта или модификации
1	2
3	4
5	6
7	8
9	10
11	12
13	14
15	16
17	18
19	20
21	22
23	24
25	26
27	28
29	30
31	32
33	34
35	36
37	38
39	40
41	42
43	44
45	46
47	48
49	50
51	52
53	54
55	56
57	58
59	60
61	62
63	64
65	66
67	68
69	70
71	72
73	74
75	76
77	78
79	80
81	82
83	84
85	86
87	88
89	90
91	92
93	94
95	96
97	98
99	100

обозначение	ПС
-------------	----

Регистрационный номер модели
в АДТ _____

Мин. № дубликата

Чл. 16. ПОДАЧНИКА

5999

ОБЩИЕ СВЕДЕНИЯ О МОДЕЛИ
(заполняет заказчик и разработчик)

1.1. _____
наименование модели, обозначение

разработана подразделением (предприятием) _____
НИО, ОКБ

в соответствии с ТЗ _____, утвержденным _____
обозначение

должностное лицо, дата

Отработка математического описания модели проведена _____
должность,

отдел (сектор), Ф.И.О., дата

Конструкторскую документацию разработал _____
должность, Ф.И.О., подпись, дата

Расчет произвел _____
должность, Ф.И.О., подпись, дата

Заказчик _____
НИО, ОКБ, отдел, Ф.И.О., дата

1.2. Предприятие (подразделение)-изготовитель _____

1.3. Модель предназначена для испытаний в АДТ _____
шифр трубы

на подвеске _____ и весах _____
тип тип

1.4. Характерные размеры узлов крепления модели к подвеске _____

продольная и поперечная базы ленточной подвески, диаметр и угол

посадочного конуса для крепления к хвостовой державке и др.

№ изм.

№ изм.

5999

№ дубликата

№ подлинника

1.5. Назначение модели _____

1.6. Допустимые максимальные нагрузки и места их приложения

Наименование модели и элемента	Нагрузка по осям			Момент относительно осей				Место приложения нагрузки
	X	Y	Z	M _x	M _y	M _z	M _ш	
1. Модель в целом								
2. Элементы модели в зависимости от конструкции								

1.7. Максимально допустимое давление воздуха в полости модели _____

1.8. Максимально допустимая температура нагрева модели _____

1.9. Диапазон углов атаки α _____

Диапазон углов скольжения β _____

Диапазон углов крена γ _____

1.10. Масса модели исходного варианта, указанного в конструкторской документации _____

2. ОСНОВНЫЕ ТЕХНИЧЕСКИЕ ДАННЫЕ И ГЕОМЕТРИЧЕСКИЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ МОДЕЛИ

(заполняет заказчик, ведущий модель, разработчик)

2.1. Габаритные размеры модели:

- 1) длина модели _____;
- 2) длина фюзеляжа _____;
- 3) высота модели _____;
- 4) размах крыла _____.

№ изм.
№ изв.

№ дубликата
№ подлинника
5999

2.3. Средняя аэродинамическая хорда крыла _____

1) по передней кромке $\chi_{\text{лк}}$ _____;

2) по задней кромке $\chi_{3\kappa}$ _____:

3) по линии $1/4$ хорд $\chi_{0,25b}$ _____.

2.5. Максимальная площадь поперечного сечения модели _____

Исполнитель	_____	Личная	Расшифровка	Дата
	должность	подпись	подписи	
Руководитель	_____	Личная	Расшифровка	Дата
	должность	подпись	подписи	

Руководитель _____ Личная Расшифровка Дата
должность подпись подпись

1998

132

665

Miss. Ms. AVEANKATZ

1992-1993

Инв. № дубликата		№ изм.											
Инв. № подлинника	5999	№ изв.											

3.1. ОБЩИЙ ВИД КОМПЛЕКТНОСТИ (оформляет изготовитель в виде чертежа или фотографии)

4.1. Модель	
	наименование, обозначение

4.3. Согласованный с заказчиком перечень отклонений геометрических размеров и шероховатости поверхности, превышающих допустимые.

Наименование отклонения	Допустимое отклонение	Фактическое отклонение	Подпись заказчика

5999

Мив. № дубликата

Мин. № подлинник 2

Дата выпуска _____

Начальник цеха

Личная подпись

Расшифровка подписи

Штамп ОТК Начальник ОТК

Личная подпись

Расшифровка подписи

Мастер ОТК

Личная подпись

Расшифровка подписи

Ответственный представитель
АДТ за принятую модель

Личная подпись

Расшифровка подписи

Заказчик, ведущий модель

Личная подпись

Расшифровка подписи

Согласовано

Начальник отделения (отдела)

Личная подпись

Расшифровка подписи

№ изм.	№ изв.
--------	--------

Инв. № дубликата	Инв. № подлинника
	5999

Инв. № дубликата		№ изм.												
Инв. № подлинника	5999	№ изв.												

6. СВЕДЕНИЯ О ПЕРЕДАЧЕ МОДЕЛИ ПРИ ИСПЫТАНИЯХ
(заполняется при эксплуатации)

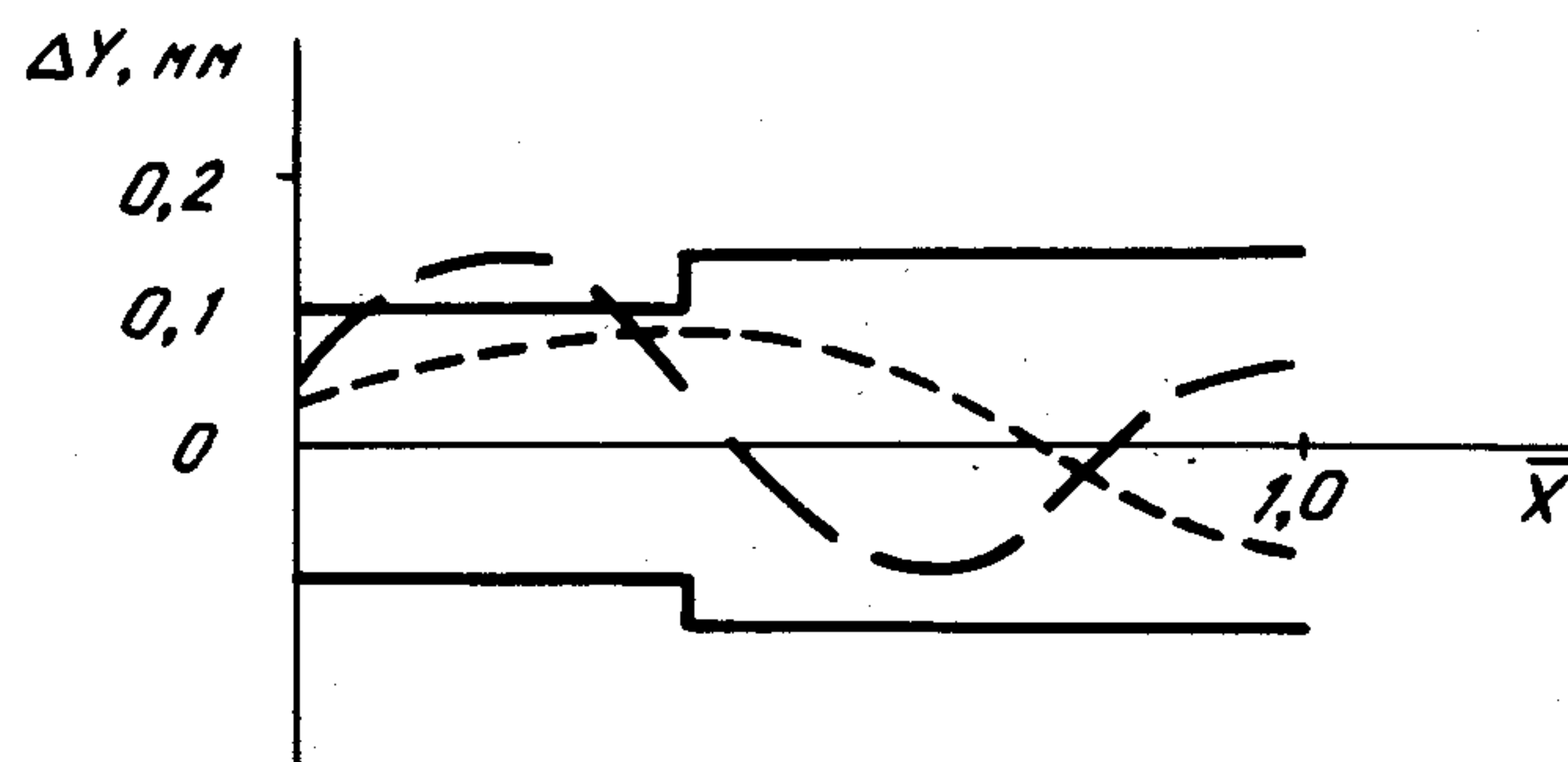
Поступила		Должность, фамилия и подпись лица, ответственного за приемку	Отправлена		Должность, фамилия и подпись лица, ответственного за приемку
Откуда	Номер и дата приказа, наряда		Куда	Номер и дата приказа, наряда	

ПРИЛОЖЕНИЕ 2

Справочное

ПРИМЕР ОФОРМЛЕНИЯ РАЗДЕЛА 10 ПАСПОРТА

10. СХЕМА ИЗМЕРЕНИЯ МОДЕЛИ

СХЕМА ИЗМЕРЕНИЯ
координат профиля в контрольных сечениях

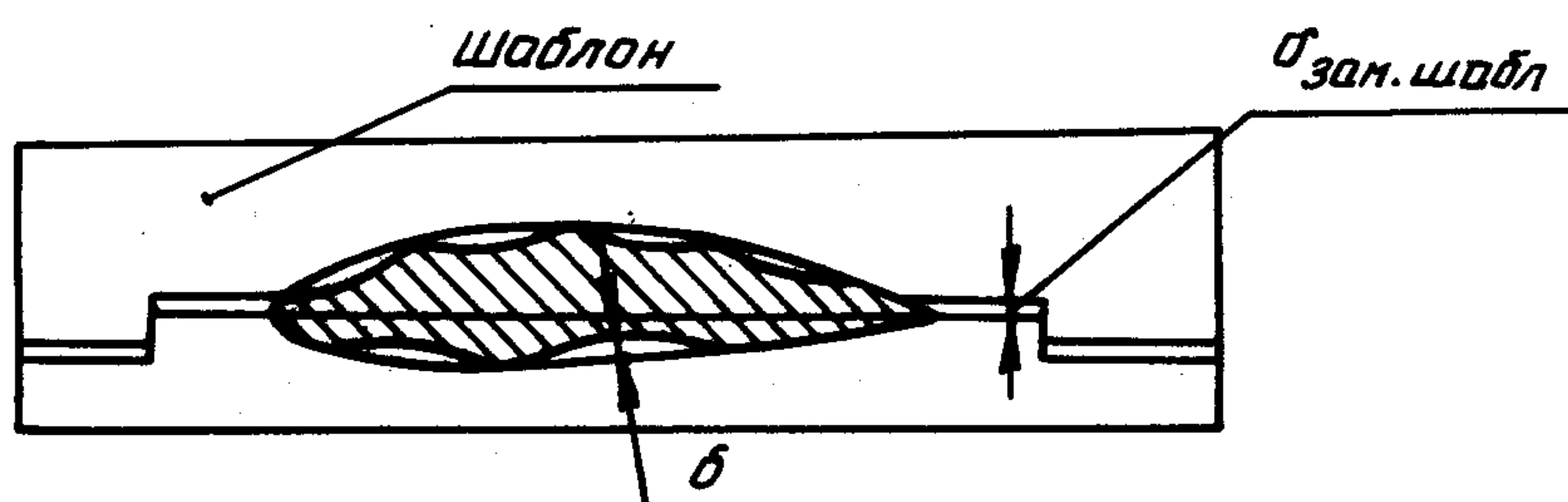
$$\Delta Y = Y_{\text{измер}} - Y_{\text{теор}}; \Delta Y = f(\bar{X}), \quad \text{где } \bar{X} = \frac{X}{b}$$

_____ отклонения ΔY на верхней поверхности;

----- отклонения ΔY на нижней поверхности;

_____ допустимое отклонение по ОСТ 1 02608

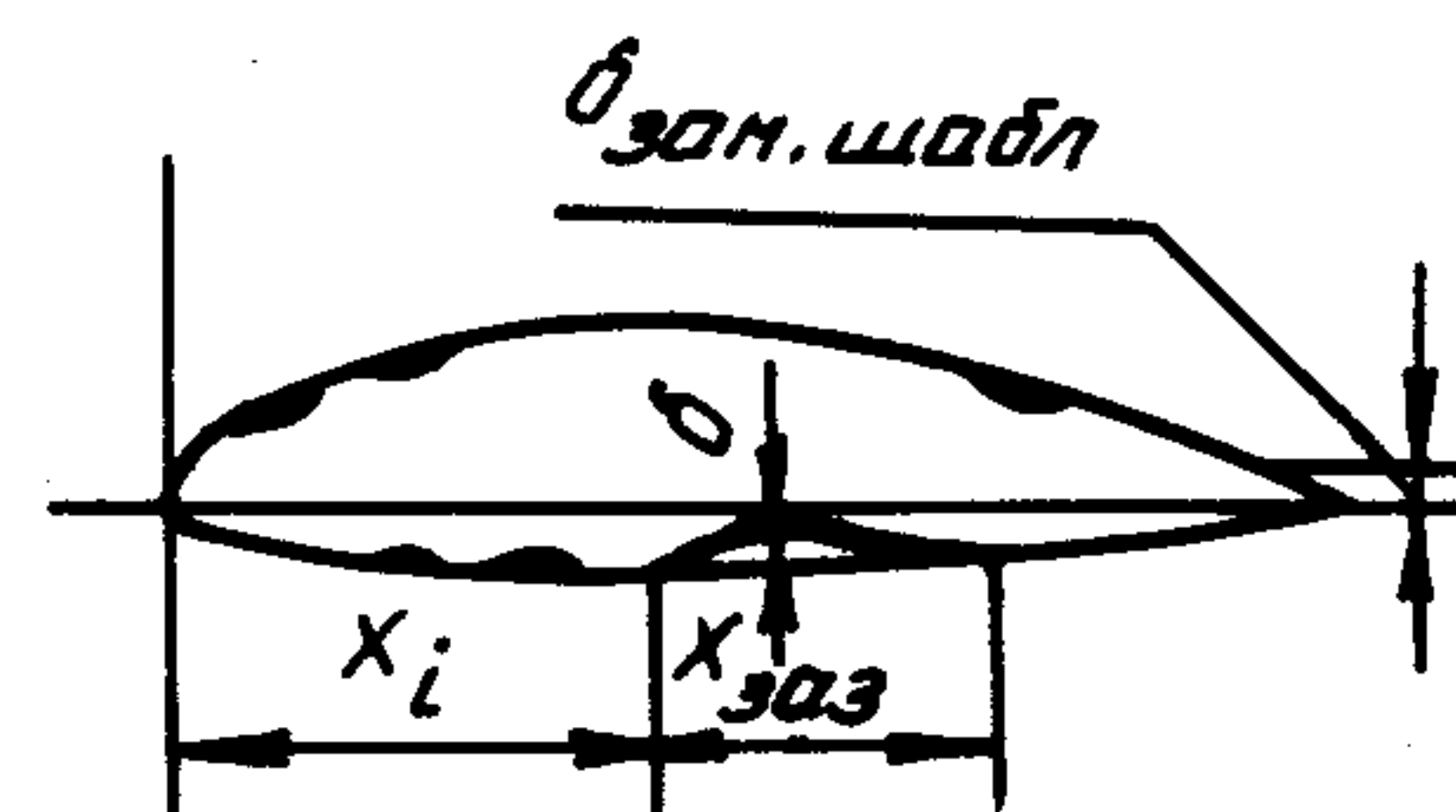
Черт. 1



δ — зазор между шаблоном и профилем;

$\delta_{\text{зам.шабл}}$ — зазор в замке шаблона

Черт. 2



X_i — расстояние от носка профиля до начала зазора;

$X_{\text{заз}}$ — длина зазора

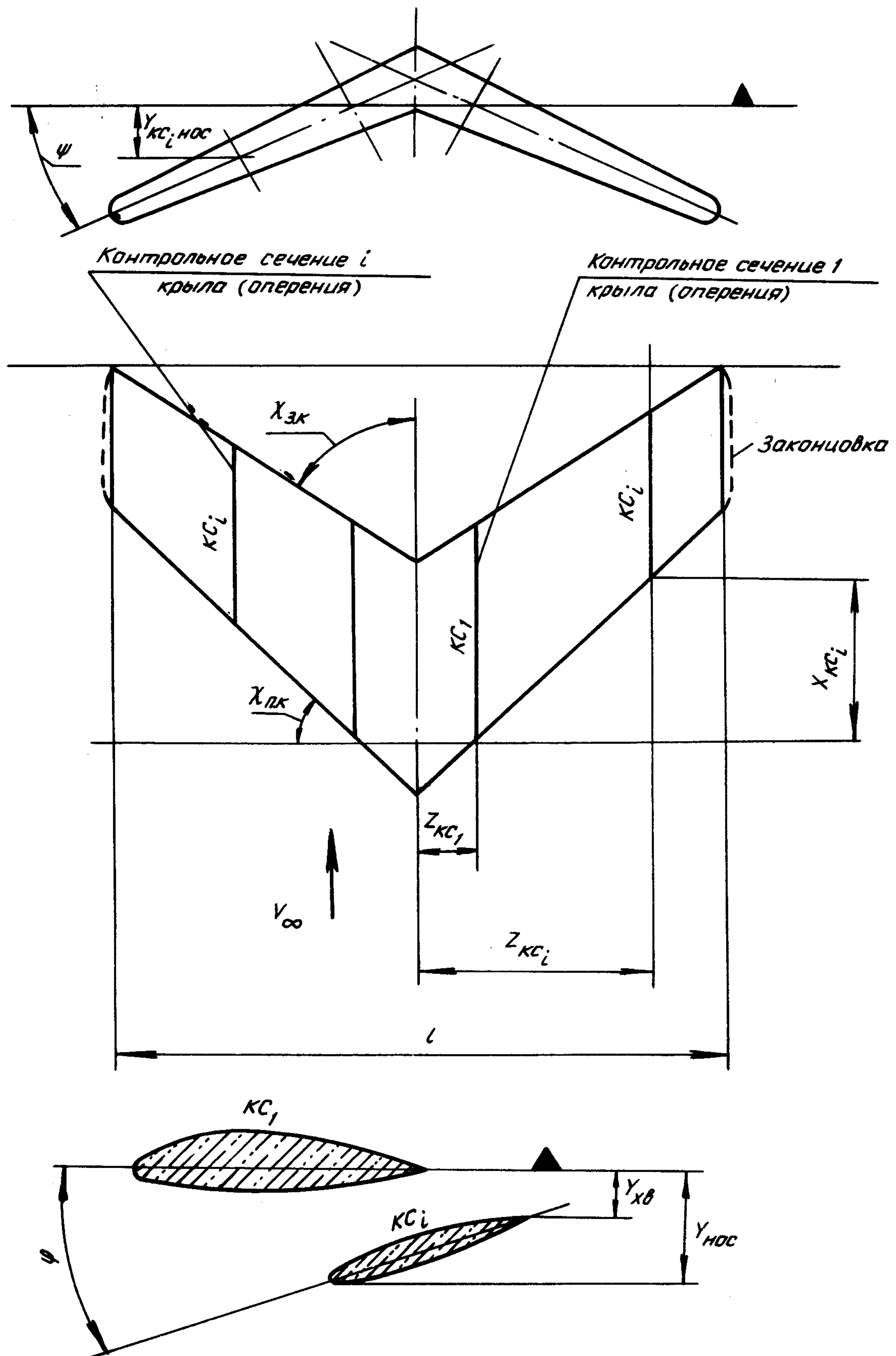
Черт. 3

№ изм.
№ изв.

5999

Инв. № дубликата
Инв. № подлинника

СХЕМА ИЗМЕРЕНИЯ КРЫЛА (ОПЕРЕНИЯ)



Черт. 4

№ изм.	№ изв.

5999

Инв. № дубликата	Инв. № подлинника

РЕЗУЛЬТАТЫ ИЗМЕРЕНИЙ КРЫЛА (ОПЕРЕНИЯ)

Таблица 1

Наименование	Обозначение измерения	Номинальный размер и пред. откл.	Левая консоль	Правая консоль	Примечание
Контрольное сечение 1 (КС ₁)	X _{КС} Z _{КС} Y _{НОС} Y _{ХВ}				
Крутка	φ				
Остальные контрольные сечения (КС _i)	X _{КС} Z _{КС} Y _{НОС} Y _{ХВ}				
Крутка относительно КС ₁	φ				
Угол стреловидности передней и задней кромок	χ _{п.к} χ _{з.к}				
Угол поперечного V	ψ				
Размах	l				Без законцовок (или с законцовками)

Примечание. Для проведения измерений крыло (оперение) устанавливается в исходное (базовое) положение по двум контрольным сечениям, указанным в конструкторской документации.

№ изм.

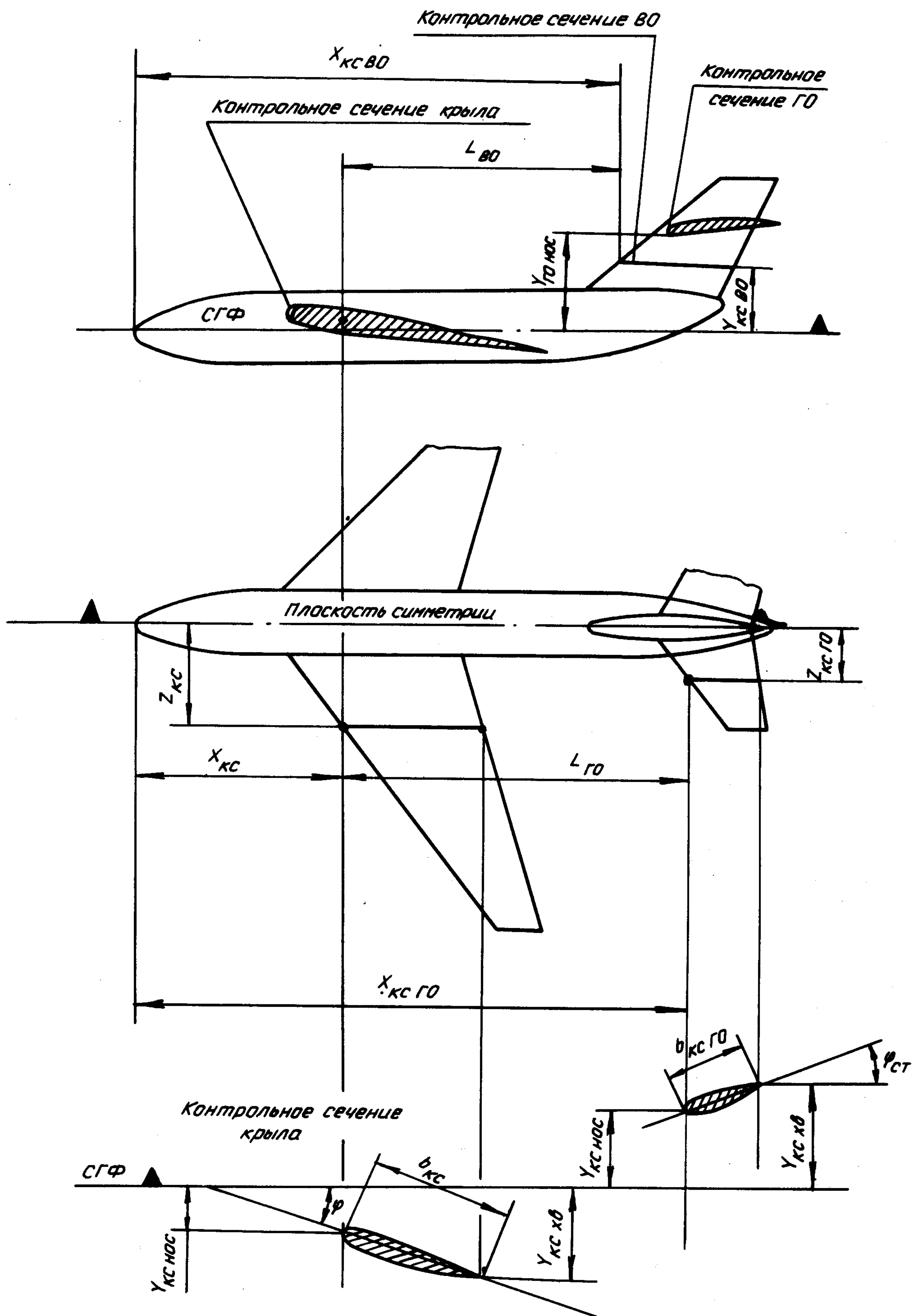
№ изв.

Инв. № дубликата

Инв. № подлинника

5999

СХЕМА ИЗМЕРЕНИЙ УСТАНОВКИ КРЫЛА И ОПЕРЕЕНИЯ НА ФЮЗЕЛЯЖЕ



№ изм.	№ изв.

5999

Инв. № дубликата	Инв. № подлинника

РЕЗУЛЬТАТЫ ИЗМЕРЕНИЙ УСТАНОВКИ
КРЫЛА И ОПЕРЕНИЯ

Таблица 2

Наименование	Обозначение измерения	Номинальный размер и пред. откл.	Фактический размер		Примечание
			Левая сторона	Правая сторона	
Установка крыла относительно фюзеляжа по КС _i	$X_{КС}$ $Y_{КС}$ $Y_{КС.хв}$ $Z_{КС}$ $b_{КС}$ φ $X_{п.к}$				
Установка ГО относительно фюзеляжа по КС _i	$X_{КС ГО}$ $Y_{КС НОС}$ $Y_{КС хв}$ $Z_{КС ГО}$ $b_{КС ГО}$ $\varphi_{СТ}$ $X_{п.к}$				
Установка ВО по КС _i	$X_{КС ВО}$ $Y_{КС ВО}$ $Z_{КС НОС}$ $Z_{КС хв}$ $\Delta\beta_{КС}$ $X_{п.к}$				
Плечо ГО	$L_{ГО}$				$Z_{КС}, \text{мм}$ $Z_{КС ГО}, \text{мм}$
Плечо ВО	$L_{ВО}$				$Z_{КС}, \text{мм}$ $Z_{КС ВО}, \text{мм}$

Примечание. Для проведения измерений модель устанавливается в исходное (базовое) положение по оси фюзеляжа (СГФ) и по двум контрольным сечениям, указанным в конструкторской документации.

№ изм.

№ изв.

5999

Изм. № дубликата

Изм. № подлинника

1. УТВЕРЖДЕН Министерством

за № 633 от 28.09.90

2. ВВЕДЕН ВПЕРВЫЕ

3. ССЫЛОЧНЫЕ НОРМАТИВНО-ТЕХНИЧЕСКИЕ ДОКУМЕНТЫ

Обозначение НТД, на который дана ссылка	Номер пункта, приложения
ГОСТ 22833-77 ОСТ 1 02608-87	3 Приложение 1 Приложение 2

№ 13М.

Инв. № дубликата	
Инв. № подлинника	5999

[illegible]

Мис. № дубликата

Имя. № подлинника

5999